INSTITUTO DE PESQUISAS ENERGÉTICAS E NUCLEARES

SECRETARIA DA INDÚSTRIA, COMÉRCIO, CIÊNCIA E TECNOLOGIA AUTARQUIA ASSOCIADA À UNIVERSIDADE DE SÃO PAULO

APLICAÇÃO DO MÉTODO DOS ELEMENTOS FINITOS NA SOLUÇÃO DA EQUAÇÃO DE DIFUSÃO EM ESTADO ESTACIONÁRIO

.

SHIZUCA ONO

Dissertação apresentada ao Instituto de Pesquisas Energéticas e Nucleares como parte dos requisitos para obtenção do grau de "Mestre na Área de Concentração em Reatores Nucleares de Potência e Tecnologia do Combustível Nuclear".

Orientador: Dr. José Rubens Maiorino

São Paulo 1982

INSTITUTO DE PESQUISAS ENERGÉTICAS E NUCLEARES SECRETARIA DA INDÚSTRIA, COMÉRCIO, CIÊNCIA E TECNOLOGIA AUTARQUIA ASSOCIADA À UNIVERSIDADE DE SÃO PAULO

APLICAÇÃO DO MÉTODO DOS ELEMENTOS FINITOS NA SOLUÇÃO DA EQUAÇÃO DE DIFUSÃO EM ESTADO ESTACIONÁRIO

Shizuca Ono

Dissertação apresentada ao Instituto de Pesquisas Energéticas e Nucleares como parte dos requísitos para obtenção do grau de "Mestre na Área de Concentração em Reatores Nucleares de Potência e Tecnologia do Combustível Nuclear".



pntador: Dr. José Rubens Maiorino

• •

Aos meus país e irmãos. Ao Jamil.

AGRADECIMENTOS

Ao Dr. José Rubens Maiorino pela orientação e grande apoio prestado na realização deste trabalho.

Ao José Luiz Batista e Mitsuo Yamaguchi pelo auxilio e colaboração na execução deste trabalho.

Ao Gelson Toshio Otan'i pela ajuda na parte computacional.

A Gaianê Sabundjian pelo incentivo e cooperação.

A PRONUCLEAR pela contribuição financeira.

A todos os colegas do Centro de Engenharia Nuclear que de algum modo colaboraram na execução deste tr<u>a</u> balho.

A Neusa pelo trabalho de datilografia.

APLICAÇÃO DO METODO DOS ELEMENTOS FINITOS NA SOLUÇÃO DA EQUAÇÃO DE DIFUSÃO EM ESTADO ESTACIONÁRIO

SHIZUCA ONO

RESUMO

A solução da equação de difusão de nêutrons em est<u>a</u> do estacionário é obtida através do método dos elementos fin<u>i</u> tos. Especificamente, usa-se a técnica variacional para problemas em uma dimensão e o método dos resíduos ponderados (G<u>a</u> lerkin) para problemas em uma ou duas dimensões. Elementos r<u>e</u> tangulares são utilizados para a divisão do domínio espacial e o fluxo de nêutrons é aproximado por função linear (caso un<u>i</u> dimensional) e função bilinear (caso bidimensional).

Resultados numéricos são obtidos por meio de um pr<u>o</u> grama de computador em linguagem FORTRAN IV, e comparados com os fornecidos pelo código CITATION de diferenças finitas. Os resultados mostram que funções lineares ou bilineares (2D) não descrevem satisfatoriamente os parâmetros diferenciais para núcleo de reatores com grande heterogeneidades, mas apresentam bons resultados para os parâmetros integrais como o fator de multiplicação.

ON THE APPLICATION OF FINITE ELEMENT METHOD IN THE SOLUTION OF STEADY STATE DIFFUSION EQUATION

SHIZUCA ONO

ABSTRACT

The solution of the steady state neutron diffusion equation is obtained by using the finite element method. Specifically the variational approach is used for one dimensional problems and the weighted residual method (Galerkin) for one and two dimensional problems. The spatial domain is divided into retangular elements and the neutron flux is approximated by linear (one dimensional case), and bilinear (twodimensional case) functions.

Numerical results are obtained with a FORTRAN IV computer program and compared with those obtained by the finite difference CITATION code. The results show that linear or bilinear functions, do not satisfactorily describe the differential parameters in highly heterogeneous reactor cases, but provide good results for integral parameters such as multiplication factor.

INDICE

		Pāg.
CAPÍTULO	I .	1
	1.1 - Introdução	1
	1.2 - Histórico	2
	1.3 - Campo de aplicação do MEF	4
	1.4 - Aplicação em física de reatores	4
	l.5 - Outras técnicas de solução da equação de difusão	6
	1.5.1 - Mētodo das diferenças finitas	6
	1.5.2 - Mētodo de sīntese	8
	1.5.3 - Mētodos nodais	8
	1.5.4 - Método de Monte Carlo	9
	l.6 - Objetivo do trabalho	10
CAPÍTULO	II REVISÃO BIBLIOGRÁFICA DO MEF E M FÍSICA DE REA-	11
	TORES	11
CAPITULO	III	19
	O MÉTODO DOS ELEMENTOS FINITOS (GERAL)	19
	3.1 - Técnica variacional	21
	3.2 - Técnica dos Residuos Ponderados	22
CAPITULO	IV	
	APLICAÇÃO DO MEF EM PROBLEMA DE FÍSICA DE REA- TORES	24

4.1 - A Equação de difusão 26

4.2 -	Técnica	variacional	28
4.3 -	Técnica	dos resíduos ponderados	32

Pág.

70

CAP**i**tulo v

 RESULTADOS NUMERICOS
 40

 5.1 - Problema 1
 41

 5.2 - Problema 2
 43

 5.3 - Problema 3
 49

 5.4 - Problema 4
 55

 5.5 - Problema 5
 61

CAPITULO VI

CONCLUSÃO	Ε	TRABALHOS	FUTUROS	I	69

REFERÊNCIAS BIBLIOGRÁFICAS

APÊNDICE A

PRINCIPIOS	VARIACIONAIS	Ε	A	SOLUÇÃO	DA	EQUAÇÃO	
DE DIFUSÃO							76

APENDICE B

ALGORÍTMO PARA A SOLUÇÃO DA EQUAÇÃO DE DIFUSÃO MULTIGRUPO 78

INDICE DAS FIGURAS

Fig.1.5.1	-	Ilustração da discretização espacial utili- zada pelo método de diferenças finitas.	7
Fig.3.1	-	Ilustração do domīnio do problema (Ω) e seu contorno (∂Ω), domīnio do elemento (Ω ^e) e seu contorno (∂Ω ^e) em duas dimensões (X-Y).	20
Fig.4.1	-	Ilustração da estrutura de multigrupo de energia.	25
Fig.4.2.1	-	Ilustração da geometria unidimensional com os elementos.	30
Fig.4.3.1	-	Discretização bidimensional (X-Y).	35
Fig.4.3.2	-	Estrutura das matrizes.	28
Fig.5.1.1	-	Geometria e constantes nucleares para o pr <u>o</u> blema celular.	41
Fig.5.2.1	-	Geometria esquemática do reator do problema 2.	44
Fig.5.2.2	-	Fluxo térmico normalizado do problema 2.	47
Fig.5.3.1	-	Geometria, dimensões e condições de contor- no para o problema [~] 3.	49
Fig.5.3.2	-	Disposição da malha (8x8) do reator do pro- blema 3.	50
Fig.5.3.3	~	Distribuição de potência normalizada do pr <u>o</u> blema 3.	51

Pāg.

•

Fig.5.3.4	-	Fluxo rápido normalizado do problema 3 na posição y = 15 cm.	52
Fig.5.3.5	-	Fluxo térmico normalizado do problema 3 na posição y = 15 cm.	53
Fig.5.4.1	-	Geometria do ZION-1.	55
Fig.5.4.2	-	Arranjo das malhas do ZION-l para entrada no programa.	57
Fig.5.4.3	-	Distribuição de potência normalizada do ZION-1 (problema 4).	58
Fig.5.4.4	-	Fluxo rápido normalizado do problema 4 na posição y = 78,485 cm.	59
Fig.5.4.5	-	Fluxo térmico normalizado do problema 4 na posição y = 78,485 cm.	60
Fig.5.5.1	-	Geometria do reator 2D-IAEA.	62
Fig.5.5.2	-	Disposição da malha do 2D-IAEA para entra- da no programa.	64
Fig.5.5.3	-	Distribuição da potência normalizada do pr <u>o</u> blema 5.	65
Fig.5.5.4	-	Fluxo rápido normalizado do problema 5 na posição y = 100,0 cm	66
Fig.5.5.5	-	Fluxo térmico normalizado do problema 5 na posição y = 100,0 cm.	67
Fig.B.2.1	-	Ilustração dos pontos para integração dupla numérica.	81

Pāg.

Fig.	B.3.1 -	Estrutura do	programa	82
Fig.	B.3.2 -	Fluxograma do	programa	84

INDICE DAS TABELAS

			Pāg.
Tab.5.1.1	-	Fator de desvantagem térmica (ξ) do pro- blema l.	42
Tab.5.2.1	-	Constantes nucleares do problema 2.	44
Tab.5.2.2	-	Valores do Kef do problema 2.	45
Tab.5.2.3	-	Erro do Kef desse trabalho em relação ao do CITATION (problema 2)	45
Tab.5.2.4	-	Valores do $_{\varphi}(x)/_{\varphi}(0)$ do problema 2.	46
Tab.5.3.1	-	Valores do fator de multiplicação do pr <u>o</u> blema 3.	50
Tab.5.4.1	-	Constantes nucleares do ZION-1.	56
Tab.5.5.1	-	Constantes nucleares do 2D-IAEA.	63
Tab.5.7	-	Valores do fator de multiplicação dos pr <u>o</u> blemas 4 e 5	68

CAPÍTULO I

1.1. INTRODUÇÃO

A análise de muitos fenômenos na natureza conduz а modelos matemáticos complexos que resultam em equações diferenciais ou integro-diferenciais, que procuram descrever o com portamento do fenômeno. São frequentes as situações onde solu ções analíticas rigorosas para estes modelos não são facilmen te encontradas ou mesmo são inexistentes. Uma alternativa seria simplificar o modelo matemático que descreve 0 fenômeno físico em estudo para se obter uma equação diferencial possi vel de ser analiticamente solucionável. Entretanto, a vantagem em obter-se soluções analíticas, e portanto "exatas", é di minuída pelo fato de ter-se modelado o sistema físico de uma maneira não realística, e portanto, essas equações, assim obtidas, não descreveriam rigorosamente o fenômeno em anālise. Uma outra maneira de se contornar as dificuldades de cálculo, ē usar tēcnicas numēricas que levam ās soluções tambēm aproxi madas devido a discretização das variáveis envolvidas. Com o advento dos modernos computadores é possível obter-se discretizações tão pequenas quanto se queira, embora restrita pelas limitações do computador. Assim as técnicas númericas ganharam maiores perspectivas e estão sendo cada vez mais empregadas nas soluções das equações diferenciais, permitindo então modelos finais mais realísticos, embora não fornecendo resultados "exatos".

Com o aumento da capacidade dos computadores digitais, surgiu na comunidade científica um "consenso" de que qualquer problema pode ser solucionado numericamente por meio do computador. Entretanto, mesmo sabendo-se do enorme potencial dos métodos numéricos e da capacidade da máquina, inúmeros problemas são ainda impossíveis, e alguns casos impratic<u>ã</u> veis, de serem solucionados mesmo numericamente. Tais limitações ocorrem por várias razões; uma delas é a limitação devido a impossibilidade de certos problemas serem modelados completamente, e outra é a necessidade de um tempo de computador proibitivo para o cálculo numérico. A solução para tais impa<u>s</u> ses envolveria um maior desenvolvimento tecnológico para se obter maior eficiência da máquina e desenvolvimento de técnicas numéricas mais poderosas. Desta forma é crescente a pesquisa em técnicas numéricas, visando atingir estes objetivos.

Dentre as várias técnicas, o método dos elementos finitos (MEF), objeto de estudo deste trabalho, é considerado como uma das mais promissoras, devido a certas vantagens sobre outras técnicas, como: utilização de malhas relativamente grandes, emprego de funções de alta ordem, versatilidade na modelagem de geometrias irregulares, etc.

1.2. HISTÓRICO

Q MEF /6,18,24,44/, como um instrumento de análise, foi inicialmente usado em problemas de mecânica estrutural na engenharia civil, mas logo seu campo de aplicação foi ampliado a outras áreas da engenharia.

É difícil estabelecer a sua origem e o momento de sua concepção. O conceito de análise estrutural surgiu por volta de 1900 com Maxwell, Castigliano e Mohr entre outros /18/. Esse conceito representou o princípio da metodologiá de análise matricial de estrutura, que é a base da análise por elementos finitos da mecânica estrutural.

No início, o desenvolvimento do MEF foi lento, devi do a limitações práticas na solução numérica das equações algébricas, e pelo fato desse método exigir cálculos repetitivos e muitas vezes iterativos de conjunto de equações simult<u>â</u> neas. A solução manual, como era feita, tornava-se trabalhosa e inviável, limitando-se a aplicação do MEF na solução de problemas simples. Com o desenvolvimento da eletrônica apareceram os computadores digitais na década de 1950, e foi possí vel então substituir os cálculos manuais ārduos e demorados pelo cálculo por máquina, obtendo-se assim soluções com maior rapidez e precisão, e como consequência, o MEF teve um rápido desenvolvimento.

Antes de 1950 pode-se citar Hrenikoff /24/ que mostrou que solução numérica do problema estrutural para um sólido regular poderia ser obtido substituindo-o por um conjunto simples de barras. Courant /24/, em 1943, solucionou o problema de torção de St.Venant, aproximando a função deformação em cada um dos elementos triangulares e formulando a solução do problema através do princípio da energia potencial mínima.

Em 1959, Greenstadt /24/ esboçou uma aproximação por discretização envolvendo "células", isto é, imaginou o do minio do problema dividido em um conjunto de subdominios adjacentes. Nesta teoria, descreveu um procedimento para representar a função incógnita por uma série de funções bases cada qual associada a uma "célula", e analisando o principio varia cional apropriado em cada "célula". A teoria de Greenstadt per mite usar malhas de forma irregular, e contém muitas das idéias essenciais e fundamentais que servem de base matemática para o MEF, como este é conhecido atualmente.

A popularidade do MEF aumentou na área da engenharia no início da década de 1960, com trabalhos significativos de White – Friedrichs e Turner e seus colaboradores /24/. White e Friedrichs usaram elementos triangulares para solucio nar equações diferenciais, a partir do princípio variacional. Turner e seus colaboradores em 1967 introduziram o método direto da matriz de rigidez, como é conhecido hoje, sendo que esses estudos permitiram a solução de problemas complexos da teoria da elasticidade. Com o tratamento dos problemas de elas ticidade no plano, por Clough /58/, em 1960, a eficácia do MEF foi estabelecida.

As bases matemáticas do método foram solidificadas com Bresseling e outros pesquisadores / 24/ os quais reconheceram que o MEF era uma forma variante do método de Ritz.

A partir de 1965 esta técnica teve uma interpretação mais ampla com Zienkiewicz e Cheung /58/, os quais verif<u>i</u> caram a sua aplicabilidade a toda classe de problemas que podem ser moldados na forma variacional.

1.3. CAMPO DE APLICAÇÃO DO MEF

Os trabalhos práticos iniciais, aplicando esta tecnica, foram realizados no campo da mecânica dos solidos, mais precisamente na área de calculo estrutural, onde alcançou o seu mais alto grau de desenvolvimento.

A faixa de aplicações possíveis do MEF estende-se a quase todos os ramos da engenharia, onde o comportamento do sistema pode ser descrito por equações diferenciais. Como e xemplos, em transferência de calor, hidrodinâmica, engenharia hidráulica, engenharia aeroespacial, engenharia mecânica, etc. /18,24/. Programas computacionais elaborados usando como ferramenta o MEF são disponíveis para análise da estrutura de ae ronaves, na arquitetura naval, na análise do vaso de pressão de concreto protendido de reatores nucleares e outros problemas básicos da engenharia civil estrutural /24/. A razão do amplo uso do MEF na mecânica dos sólidos e fluidos é devido as vantagens da técnica, tais como: o tratamento com relativa facilidade e exatidão de geometrias regulares e irregulares, tratamento de heterogeneidades e quaisquer combinações das con dições de contorno.

1.4. APLICAÇÃO EM FÍSICA DE REATORES

O cālculo do nūcleo* de um reator nuclear ē a pri-

^{*} NŪCLEO do reator é o local onde são induzidas e mantidas as reações de fissão e onde se produz energia /11/.

meira etapa do projeto do reator. Os calculos são realizados para se determinar um conjunto de parâmetros do núcleo que tor nará a operação do reator segura, confiável e economicamente viável no nível de potência de projeto durante toda a sua vida ūtil. A maneira pela qual ē realizada essa tarefa ē pela formulação de modelos teóricos que procuram descrever o comportamento da população de neutrons dentro do núcleo e a solu ção numérica das equações que descrevem esse modelo atravēs dos códigos nucleares*. Um destes modelos é a conhecida teo ria de difusão, a qual permite um tratamento do comportamento espacial e energético (multigrupo) dos neutrons e fornece resultados com precisão suficiente para a maioria dos problemas de interesse da física de reatores.

Vārios procedimentos numēricos tem sido desenvolvidos objetivando a solução de problemas estáticos, bem como de pendentes do tempo de reatores nucleares, tanto para a equação de difusão como para a equação de transporte. Os estudos destas técnicas visam um ganho em termos de tempo de processa mento nos computadores, bem como a melhoria da precisão numérica. Dentre as várias técnicas numéricas, o método das diferenças finitas é uma das mais conhecidas e de desenvolvimento teórico relativamente simples, e por isso uma das mais empregadas na solução da equação de difusão em codigos nucleares. O mētodo das diferenças finitas consiste basicamente em trans formar uma equação diferencial em equação de diferenças finitas através da partição do domínio da variável independente pa ra se obter valores discretos sobre intervalos finitos das va riaveis dependentes.

Para se obter uma precisão numérica aceitável o método das diferenças finitas requer uma partição da variável espacial em malhas relativamente pequenas (da ordem do compr<u>i</u> mento de difusão do material), e portanto o número de incógni-

^{*} CÓDICO nuclear é um programa de computação que utiliza métodos numéricos para solucionar problemas de interesse da Engenharia Nuclear, com intuito de fornecer resultados usados nos projetos de reatores, anali se de segurança de centrais nucleares ou na administração do combusti vel nuclear /55/.

tas a ser calculado torna-se proibitivo, porque envolve o uso de uma quantidade considerável de memória e tempo computacional. Estas dificuldades aumentam ainda mais no caso de model<u>a</u> mento do núcleo de um reator nuclear, onde se requer a análise em geometria multimensional e de composição heterogênea, to<u>r</u> nando-se extremamente dispendioso tal procedimento.

O sucesso alcançado na aplicação do MEF em grande variedades de problemas em outras áreas da engenharia tem resultado em um crescente interesse em utilizar-se desta técnica na solução de problemas de física de reatores, principalme<u>n</u> te pelo fato das várias dificuldades existentes na aplicação do método das diferenças finitas poderem ser superadas.

1.5. OUTRAS TECNICAS DE SOLUÇÃO DA EQUAÇÃO DE DIFUSÃO

1.5.1 - Método das diferenças finitas

É o método convecional utilizado pela maioria dos c<u>ó</u> digos nucleares que resolvem problemas de física de reatores, com o modelo de difusão, como o CITATION, PDQ, etc.

Primeiro, obtém-se uma malha espacial pela discret<u>i</u> zação do domínio da variável espacial. A equação diferencial é então escrita na forma de equação de diferenças nesta malha. Vários esquemas são disponíveis, para gerar uma representação da equação diferencial em equação de diferenças finitas. Uma delas é a expansão em série de Taylor para a variável depende<u>n</u> te para se obter uma aproximação para o termo que contém oop<u>e</u> rador diferencial /11/. Assim, como exemplo, seja resolver a equação:

$$- D \frac{d^2 \phi}{dx^2} (x) + \Sigma a \phi(x) = S(x), \quad x \in D \quad (1.5.1.1)$$

com as condições de contorno $\phi(0) = \phi(a) = 0$ para um problema de geometria tipo placa de espessura <u>a</u> discretizada como ilu<u>s</u> trado na figura 1.5.1.



Fig.1.5.1. Ilustração da discretização espacial utilizada p<u>e</u> lo método de diferenças finitas.

Expandindo ϕ em série de Taylor nos pontos $x_{i-1} = x_{i+1}$, em termos de seu valor no ponto x_i tem-se:

$$\phi_{i+1} = \phi(x_{i+1}) \quad \approx \phi_i + \Delta \left. \frac{d\phi}{dx} \right|_i + \frac{\Delta^2}{2} \left. \frac{d^2\phi}{dx^2} \right|_i + \dots \quad (1.5.1.2)$$

$$\phi_{i-1} = \phi(x_{i-1}) \quad \tilde{=} \phi_i - \Delta \left. \frac{d\phi}{dx} \right|_i + \frac{\Delta^2}{2} \left. \frac{d^2\phi}{dx^2} \right|_i - \dots (1.5.1.3)$$

Somando as equações 1.5.1.2 e 1.5.1.3 segue

$$\frac{d^{2}\phi}{dx^{2}}\Big|_{i} \approx \frac{\phi_{i+1} - 2\phi_{i} + \phi_{i-1}}{\Delta^{2}} . \qquad (1.5.1.4)$$

Então a equação 1.5.1.1 escrita como equação de diferenças finitas \tilde{e} da forma:

$$a_{i} \phi_{i-1} + b_{i} \phi_{i} + c_{i} \phi_{i+1} = S_{i}$$
, (1.5.1.5)
 $i = 1, 2, \dots N-1$.

Estas equações juntamente com as condições de contorno formam o sistema de ^{equa}ções algébricas para N+1 incógnitas que podem ser solucionadas por um algorítmo adequado.

Um outro esquema de se obter as equações de diferen ças finitas consiste em integrar a equação diferencial original sobre um intervalo arbitrário da malha e aproximar convenientemente estas integrais usando valores médios simples ou fórmulas de diferenças para se obter um conjunto de equações similares à equação (1.5.1.5) /ll,41/.

Com o objetivo de contornar as limitações do método das diferenças finitas, outras técnicas têm sido investigadas a fim de se obter maior eficiência. Pode-se citar dentre outros o método de síntese, os vários tipos e combinações do método nodal de malhas largas e o método de Monte Carlo.

1.5.2. Método de síntese/22/

Como citado anteriormente, os cálculos numéricos de equações diferenciais multidimensionais requerem grande quanti dade de memória e também dispendem tempo computacional elevado. Com a finalidade de minimizar esses parâmetros, o metodo variacional e o método dos residuos ponderados podem ser empregados com uma técnica que soluciona problemas multidimensionais, expressando a solução em problemas de menores dimensões. Para um problema tridimensional, por exemplo, a variāvel independente é formulada como uma combinação de resultados de problemas de uma e duas dimensões. Isto é basicamente o método de sintese. No esquema de sintese as funções de apro ximação são fortemente dependentes do problema, sendo um dado conjunto de função usualmente empregadas numa classe restrita de problemas. Portanto para problemas complexos, o sucesso des se método depende principalmente da seleção adequada das funções de aproximação, requerendo assim alguma experiência.

1.5.3. Métodos nodais /11,20,22/

São métodos computacionais de malhas largas, onde o reator é particionado em zonas relativamente grandes, chamadas nodos. A idéia fundamental dos métodos nodais consiste em relacionar a corrente de nêutrons através das interfaces en-

8

tre dois nodos aos fluxos médios nesses nodos, por meio dos chamados coeficientes de acoplamento. Esses coeficientes são interpretados como probabilidade de um nêutron nascer em uma célula nodal e se difundir em outras células. Portanto a chave do método está em determinar esses coeficientes de acoplamentos nodais, que são usualmente efetuados de maneira aproxi mada assumindo-se geralmente fonte plana e composição uniforme em cada nodo. Alguns dos métodos nodais não dependem expli citamente da teoria de difusão de neutrons, entretanto, quando a determinação dos coeficientes de acoplamento é feita com base na teoria de difusão, esta deverá ser válida na superficie de separação dos nodos.

Se o tamanho dos nodos e os coeficientes de acoplamento nodais são apropriadamente escolhidos, então o método nodal pode ser extremamente útil em gerar distribuição de fluxos e potência em geometrias multimensionais, com precisão r<u>a</u> zoável e grande economia de tempo e memória computacional, quando comparado ao método de diferenças finitas.

1.5.4. Médoto de Monte Carlo /41/

Monte Carlo é um método numérico baseado na teoria estatística usando números aleatórios. A aplicabilidade da técnica de Monte Carlo em física de reatores está ligada ao f<u>a</u> to do comportamento das partículas serem probabilisticas sendo governadas por distribuição de probabilidade, e as seções de choque serem interpretadas como uma probabilidade de interação. Nesse método um conjunto de histórias "são geradas, "s<u>e</u> guindo-se" individualmente o nêutron através de sucessivas c<u>o</u> lisões, sendo o local, direção e energia do nêutron emergente determinados através de técnicas de amostragem.

O método de Monte Carlo não é restrito pela complexidade da geometria ou número de variáveis independentes. O obstáculo, entretanto, é o tempo computacional necessário para se obter resultados com significância estatística. Um codigo nuclear que utiliza esse método é o KENO /46/, sendo um programa para análise de criticalidade em multigrupo. Sistemas tri-dimensionais podem ser facilmente descritos, sendo possível o tratamento de geometrias complexas.

1.6. OBJETIVO DO TRABALHO

O objetivo deste trabalho foi o estudo da aplicação do método dos elementos finitos na solução da equação de difusão de nêutrons. Para tal, desenvolveu-se programas de computação que possibilitaram a solução de problemas em geometria uni e bidimensional, os quais foram aplicados em vários problemas a mostras, sendo seus resultados comparados com os obtidos com o CITATION / 13/. Salienta-se que neste trabalho, não se pro curou introduzir nenhum novo conceito numérico no MEF. nem se procurou desenvolver um programa de computador eficiente que pudesse ser competitivo com os códigos já existentes, que utilizam a técnica dos elementos finitos. Entretanto, este trabalho fornece uma descrição sobre o "estado da arte " da aplicação do MEF em Física de Reatores, bem como um programa que, apesar de não otimizado e restrito quanto a precisão, per mite o calculo da distribuição de nêutrons, do fator de multi plicação, em geometria X-Y, simulando o núcleo de reatores nu cleares.

CAPÍTULO II

REVISÃO BIBLIOGRÁFICA DO MEF EM FÍSICA DE REATORES

Neste capítulo são apresentados de modo sumário os principais trabalhos da aplicação do MEF na solução da equação de difusão e na solução da equação de transporte (separadamente).

Cronologicamente o início dos estudos de aplicação do MEF na teoria de difusão e transporte são, quase que, si-'multâneas. A justificativa para tal comportamento reside no fato de que em física de reatores, tanto a teoria de difusão como a teoria de transporte são áreas jã bem estabelecidas.Por outro lado, o MEF jã possui estudos exaustivos e aplicações práticas reais em projetos de outros campos da engenharia,com base matemática bem definida, permitindo assim aos pesquisad<u>o</u> res em física de reatores uma aplicação mais direta desta té<u>c</u> nica.

A revisão bibliográfica aqui apresentada é um panorama em ordem cronológica, sem levar em consideração o processo evolutivo da aplicação do MEF em problemas de interesse da física de reatores. As principais publicações relacion<u>a</u> das tanto à teoria de difusão como à teoria de transporte, ap<u>a</u> recem no princípio da década de 1970.

Dentre os primeiros trabalhos em difusão de neutrons destacam-se os de Semenza, Lewis e Rossow /52/ em 1972, os quais tratam da solução da equação de difusão de neutrons em multigrupo pela técnica variacional usando polinômios lineares de Lagrange para funções interpolantes em elementos tria<u>n</u> gulares, e polinômios bilineares para elementos retangulares. Do mesmo periodo podem-se citar: Kaper et al. /28/ (1972), N<u>a</u> kamura e Ohnishi (1972) /42/ e Kang e Hansen /26,27/, (1973). Os primeiros utilizaramuma aproximação de alta ordem, usando o principio variacional para solucionar a equação de difusão multigrupo em duas dimensões e comparam os resultados com o método das diferenças finitas de baixa ordem. Nakamura e Ohnishi apresentaram uma solução iterativa para a equação matr<u>i</u> cial de elementos finitos com enfase no esquema de aceleração. Adotaram a técnica iterativa SOR (successive-over-relaxation), sendo o trabalho restrito a elemento triangular e geometria b<u>i</u> dimensional X-Y.

Em 1974, novamente Hansen juntamente com Deppe /9, 10/ publicaram um trabalho onde solucionam a equação de difusão em multigrupo, bidimensional, em estado estacionário, pela ex pansão do fluxo incógnita em polinômios bicúbicos de Hermite. A formulação matricial é obtida aplicando a técnica de Galerkin e o conjunto das equações é solucionada pelo método iterativo e fatorização de Cholesky e apresentam resultados numéricos ob tidos por meio do programa CHD, por eles desenvolvidos. A principal conclusão deste trabalho é a viabilidade de se estender o domínio das funções de expansão sobre regiões heter<u>o</u> gêneas e portanto descrevendo realisticamente a dependência es pacial das seções de choque.

Dois anos mais tarde, Biswas et al. /8/ publicaram um artigo introduzindo um método simples de gerar equações matriciais, para solução da equação de difusão multigrupo, usa<u>n</u> do um "sistema de coordenadas naturais". Neste trabalho é fe<u>i</u> to um estudo comparativo de elementos triangulares com modelo linear e quadrático e elementos retangulares com modelo bilinear, para mostrar a eficiência relativa do método proposto. A interpolação quadrática mostra ser computacionalmente superior a modelos lineares e bilineares, fornecendo um erro r<u>e</u> lativamente menor para o fator de multiplicação. Mostraram ainda a flexibilidade do tratamento por elementos finitos no cá<u>l</u> culo da reatividade.

Com Franke /14,15,16/, em 1976, tem-se a solução da equação de difusão em estado estacionário por elementos finitos em três dimensões espaciais. O autor desenvolveu um progra

ma onde usa elementos de forma tetraédrica. O fluxo de neutrons é interpolado por polinômios de Lagrange, e são aceitas condições de contorno homogêneas. A partir deste, foram publi cados vários trabalhos em três dimensões, destacando-se ainda nessa mesma epoca, Kavenoky e Lautard /30/, Misfeldt /38,39/, em 1977. Kavenoky e Lautard fizeram o cālculo de depleção com seção de choque dependente do espaço em duas e três dimen sões. Posteriormente, Lautard /32/ apresentou um novo método de elementos finitos com integração numérica Gaussiana que permi te o uso de malhas grandes com maior precisão e rapidez, em problemas de duas e três dimensões espaciais. Misfeldt aplicou a técnica para solucionar a equação de difusão em três dimensões e em multigrupo.

Um estudo do comportamento das singularidades e a influência na ordem de convergência foi realizado por Hennart e Mund /21/ em problemas de difusão a duas dimensões. Neste trabalho a escolha dos elementos é descrita para uma dada co<u>n</u> figuração do reator.

Em 1978, Ise, Yamazaki, Nakahara /25/ desenvolveram um programa de computador (FEM-BABEL) em três dimensões espaciais onde utilizam uma combinação de elementos prismas trian gulares e retangulares para simular a geometria do reator. De senvolveram um algorítmo baseado no método de Galerkin e adotaram um método de aceleração para resolver o sistema de equa ções de uma maneira otimizada. DIFGEN é um outro programa desenvolvido por Schmidt /50,51/ que resolve problemas em duas e três dimensões com a equação de difusão em estado estacionã rio e transiente. São possíveis o uso de elementos triangulares, quadrilateros e de contornos curvos, permitindo espalhamen to para cima e sendo disponíveis todas as condições de contor no usuais.

Uma nova técnica de solução da equação de difusão por elementos finitos foi desenvolvida por Azekura /4,5/ em 1980. Nesse novo método a precisão do cálculo é melhorada acrescentando-se pontos nodais imaginários e subdividindo-se <u>ca</u> da elemento triangular em três subelementos quadriláteros. No processo de solução das equações algébricas as variáveis adicionais incógnitas são eliminadas de tal modo que o número de incógnitas permaneça a mesma do MEF usual.

Mais recentemente, Nakata /43/ desenvolveu um novo método de cálculo de reatores, onde acopia o MEF com a técni ca da matriz resposta, para solucionar a equação de difusão não homogênea, na forma fraca. Usando o formalismo usual da tēcnica da matriz resposta, o nūcleo do reator ē dividido em malhas largas, e a solução global é obtida relacionando malhas adjacentes por meio das correntes parciais nos respectivos contornos. O MEF é aplicado nos cálculos para cada malha gros sa, com o objetivo de solucionar a equação de difusão,com cor rentes parciais incidentes no contorno. Os resultados obtidos na solução de problemas padrões como 2D-IAEA e BIBLIS pro vam a capacidade do mētodo para solução de problemas prāticos.

Do último seminário sobre aplicação do MEF em cálc<u>u</u> los de blindagens /57/ valem citar os trabalhos de Shuttleworth, Grenfell e Armishaw. O primeiro desenvolveu um programa de com putador (FENDER), o qual soluciona a equação de difusão usando o MEF com até 1000 elementos, e com uma variedade de alte<u>r</u> nativas nas condições de contorno. Um outro programa de computador usando o MEF e visando aplicação em blindagem de radiação foi desenvolvido por Grenfell. Soluciona a equação de difusão em estado estacionário em três dimensões com dependê<u>n</u> cia energética. Armishaw e seus colaboradores desenvolveram um programa (FEDTRAN) que utiliza o MEF em conjunção com a técnica de Monte Carlo.

Paralelamente a aplicação do MEF na solução da equa ção de difusão, surgiram trabalhos aplicando o MEF na solução da equação de transporte. Deste então, uma grande variedade de técnicas tem sido estudadas tanto para a forma tradicional da equação integro-diferencial de transporte de primeira ordem, a qual não é auto adjunta, como na forma da equação de transporte de segunda ordem para os fluxos de paridade par e impar, a qual é auto-adjunta e que portanto possui um funcional associado que minimizado fornece a solução.

14

Dos primeiros trabalhos, pode-se citar o de Pitkäranta e Silvennoisen /47/, de 1972, calculando a espessura crítica de um reator tipo placa por meio da discretização da equação de transporte em um grupo. Neste trabalho citam que para uma dada ordem de aproximação é possível aumentar a precisão usando tamanho de elementos variáveis. Os mesmos pesqui sadores, posteriormente, /48/, trataram de problemas em multi grupo com o esquema de aproximação baseado no princípio varia cional da equação de transporte monoenergético na forma auto adjunta.

Miller, Lewis e Rossow /36/, usaram polinômios]ineares contínuos , para aproximação do fluxo angular em uma dimensão. Tratam de geometrias cilíndrica , esférica e plana, com espalhamento isotrópico. Posteriormente /37/ suas pesquisas foram estendidas a duas dimensões em geometria plana (X-Y) com modelo monoenergético. Neste trabalho utilizaram funcões bilineares para a variável angular, e linear ou bilinear para a variável espacial, sendo possível a utilização de elementos triangulares ou retangulares na variável espacial com orienta ção arbitrária. Ainda em duas dimensões e geometria cilíndrica, Horikami e um grupo de pesquisadores /23/, em 1974, desen volveram um algorítmo em multigrupo onde o MEF é aplicado ā variável espacial com elemento retangular, e sendo a variável angular aproximada pela técnica das ordenadas discretas. А técnica utilizada no MEF é a de Galerkin com polinômios de in terpolação bilinear, cúbico e bi-quadrático de Lagrange.

Kaper, Leaf e Lindeman /29/ 'usaram como função de interpolação polinômios de Lagrange para obter a solução numérica da equação de transporte, em estado estacionário, no modelo de multigrupo, em duas dimensões espaciais. O procedimento é baseado na formulação variacional da equação de tran<u>s</u> porte de $2^{\frac{a}{2}}$ ordem de um grupo, sendo limitado a elementos tria<u>n</u> gulares e espalhamento isotrópico.

Em 1975, Yuan e outros pesquisadores /56/, analisaram resultados obtidos pela aplicação de três métodos iterati

vos à equação de transporte monoenergética, discretizada atra vés do MEF: "point SOR", "block SOR" e "accelerated block SOR". Dois esquemas de alocação de memória são usados; o primeiro permitindo a triangulação arbitrária do domínio espacial enquanto o segundo é restrito a malha retangular. Ainda, desse período valem citar os trabalhos de Lewis /33/ e Martim /34/. Lewis inclui no cálculo do transporte de nêutrons em células bidimensionais em geometria X-Y, a representação de regiões com interfaces curvas. Martim faz análise das taxas de conver gência para a solução em geometria unidimensional. Um outro trabalho com aplicação de elementos de contornos curvos é o de Mordand /40/ onde desenvolveu um programa de computação (ZEPHYR) com capacidade para solução de problemas em duas dimensões, multigrupo, em geometria X-Y ou R-Z. O MEF é aplicado à variável espacial com malha triangular ou retangular.

Em 1977, Martim e Duderstadt /35/ publicaram um trabalho onde aplicam o MEF a ambas as variáveis, espacial e angular da equação de transporte de nêutrons de primeira ordem. Resultados numéricos são apresentados para geometria pl<u>a</u> na unidimensional e comparados com os obtidos por meio do codigo ANISN de ordenadas discretas.

Fujimura e outros pesquisadores /17/ solucionaram a equação de transporte em geometria cilindrica, bidimensional, sendo a equação de transporte discretizada usando elementos retangulares regulares com funções quadráticas ou bilineares de Lagrange. O método é incorporado no código de computador FEMRZ.

Tomlinson e Robinson /54/ desenvolveram um método de obter a solução da equação de transporte de nêutrons sobre malhas triangulares irregulares, com contornos não ortogonais e espalhamento anisotrópico. Um funcional é desenvolvido a partir da forma canônica da equação de transporte de multigrupo. A variável angular é removida expandindo-se o funcional em har mônicos esféricos e limitando o espalhamento a ser isotrópico. O MEF é aplicado usando polinômios interpolantes de Lagrange para a expansão da variável espacial. A conjunção de harmônicos esféricos com MEF foi fe<u>i</u> ta por Ackroyd /2,3/ para problemas em multigrupo. Mais tarde Ackroyd, juntamente com Goddard adptam a formulação para tratar de problemas de blindagem em multigrupo. Os resultados de problemas de blindagem unidimensional mostram que o método é rápido e preciso e constatam que as soluções são livres do "efeito de raio" frequentemente encontradas no método das ordenadas discretas.

Splawski, Ziver e Galliara /53/ aproximaram a equação de transporte de segunda ordem pelo MEF com o método variacional para a discretização da variável espacial e usam uma função ortogonal para aproximação angular.

Novamente Martim e Duderstadt /57/ com outros pesquisadores apresentam a solução da equação de transporte de primeira ordem em uma e duas dimensões constatando que o "efeito de raio" é diminuida com a aplicação do MEF. Neste trabalho, é discutido a solução de problema com dependência temporal, combinando o MEF com outros métodos.

Ziver e Goddard /57/ apresentam um método aue usa elemento triangular e retangular para dependência espacial do fluxo angular e expansão em harmônicos esféricos para dependência angular. A solução para equação de transporte multigru po é baseado na solução da equação de transporte de 2ª ordem de um grupo de um trabalho anterior. Para solução com malhas grandes, emprega um esquema de eliminação direta e para ma lhas finas um esquema iterativo. Faz estudos de problemas de "efeito de raio", "streaming", problema celular de um reator tipo PWR e problemas de blindagens. Os trabalhos mais recentes da aplicação do MEF em física de reatores são voltadas pa ra o cālculo de blindagens. Alēm dos citados neste capitulo, vārios trabalhos foram apresentados no seminārio sobre a apli cação do MEF em física da radiação /57/, em 1981.

Nesta revisão bibliográfica não constam todos os tr<u>a</u> balhos publicados sobre a aplicação do MEF. Apenas os principais até o ano de 1981, para se ter uma idéia do estágio das pesquisas do MEF em física de reatores. Salienta-se que exis tem vários trabalhos, nos quais se tem o estudo e aplicação do MEF em conjunção com outras técnicas, como, por exemplo, o método de síntese.

CAPITULO III

O METODO DOS ELEMENTOS FINITOS (GERAL)

O MEF é uma técnica numérica que permite a obtenção de soluções aproximadas de problemas de valor no contorno descr<u>i</u>tas pela equação do tipo

$$L_{op} U(\underline{r}) = f(\underline{r}) , \quad \underline{r} \in \Omega , \quad (3.1)$$

onde L_{op} é um operador diferencial, U a variável dependente (uma função definida sobre um domínio Ω) das variáveis independentes definidas pelo vetor $r \in \Omega$ e f(r) uma função conhec<u>i</u> da. A equação (3.1) válida em um domínio Ω , ilustrado na fig. 3.1, (que pode ser volume, área etc) junto com as condições de contorno do tipo:

$$\alpha(\underline{n} \cdot \nabla U(\underline{r})) + \beta U(\underline{r}) = g(\underline{r}), \quad \underline{r} \in \partial\Omega, \quad (3.2)$$

onde $\partial\Omega$ representa o contorno do domínio Ω , definem um probl<u>e</u> ma de valor no contorno. Na equação (3.2) ∇ é o operador gradiente <u>n</u> representa o vetor normal à superfície, g(<u>r</u>) uma função especificada, $\alpha \in \beta$ são parâmetros especificados cujos valores determinam o tipo da condição de contorno em cada caso. Assim para $\alpha = 0 \in \beta = 1$ a equação (3.2) torna-se U(<u>r</u>) = g(<u>r</u>) em $\partial\Omega$, a qual é conhecida como condição de contorno de Dirichlet; e para $\beta = 0$ a equação (3.2) representa a condição de contorno de Neuman /41/.

Como exemplos de problemas que podem ser formulados p<u>e</u> las equações do tipo da (3.1) e (3.2) citam-se as da teoria de difusão de nêutrons representadas pela equação de difusão, e também a equação de transferência de calor, dentre outras.

Para a solução do problema, necessita-se do cálculo da função U(r) que pode ser uma quantidade escalar ou pode repre-



Fig.3.1 - Ilustração do domínio do problema (Ω) e seu contorno ($\partial \Omega$), domínio do elemento (Ω^{e}) e seu contorno ($\partial \Omega^{e}$), em duas dimensões (X-Y).

sentar um vetor de várias variáveis. No primeiro caso seria uma equação simples e no segundo caso um conjunto de equações.

O MEF consiste basicamente na divisão do dominio do problema (Ω) em subdominios, chamados elementos (Ω^e) (fig.(3.1)) e da aproximação da solução por funções continuas por partes. Assim, tem-se para U(<u>r</u>) \approx Ū(<u>r</u>), onde Ū(<u>r</u>) <u>é</u> representado por

$$\vec{U}(\vec{r}) = \sum_{i,j}^{a} i^{\mu} i^{j}, \qquad (3.3)$$

onde μ_i são as funções base continuas, em termos das variáveis independentes (por ex. r,x,y, etc.), definidas localmente no subdomínio (Ω^e), e a_i são os parâmetros incógnitas a serem determinados. Particularmente, para as funções base $\mu_i(r)$, onde $\mu_i = 1$ se <u>r</u> <u>é</u> a variável independente correspondente ao no <u>i</u> do elemento e $\mu_i = 0$ no caso contrário a_i <u>é</u> o valor nodal de U. A aplicação do MEF, para a solução do problema, é fei ta tratando o problema original, que consiste de equações diferenciais, numa forma integral equivalente,

$$I = \int_{\Omega} F d\Omega + \int_{\partial \Omega} H d(\partial \Omega) = 0 , \qquad (3.4)$$

onde F e H são funções, combinação de funções ou operadores integráveis no domínio (Ω) do problema e no seu contorno ($\partial \Omega$) respectivamente. Essa forma integral permitirã a aproximação ser realizada elemento por elemento, e obtenção da solução para todo o sistema como a somatória sobre os elementos /58/, ou seja

$$\int_{\Omega} F d\Omega + \int_{\partial \Omega} H d(\partial \Omega) = \sum_{e} \left[\int_{\Omega} F d\Omega^{e} + \int_{\partial \Omega^{e}} H d(\partial \Omega^{e}) \right]$$
(3.5)

As duas técnicas principais para a obtenção da aproximação em tais formas integrais são a variacional e a técnica dos resíduos ponderados/12/.

3.1. Técnica Variacional

Nesta técnica a forma integral (eq. (3.4)) correspondente é denominada funcional. Nesta formulação necessita- se calcular a função (ou funções) incógnita (s) que extremize um funcional associado a equação diferencial. Tal procedimento é equivalente a solucionar a equação diferencial ou seja, a fu<u>n</u> ção que extremiza o funcional é a solução da equação diferencial (apêndice A).

Assim na eq. (3.4) F e H são funções da variável dependente $U(\underline{r})$, onde se aproxima $U(\underline{r}) \simeq \overline{U}(\underline{r})$. Para um elemento (e) a forma integral pode ser expressa como

$$I^{e} = \int_{\Omega^{e}} F d\Omega^{e} + \int_{\partial\Omega^{e}} H d \partial\Omega^{e} \rangle , \qquad (3.6)$$

portanto

$$I = \sum_{e} I^{e} \qquad (3.7)$$

A solução do problema é a função $\tilde{U}(\underline{r})$, onde para um elemento (e)

$$\bar{U}^{e}(\underline{r}) = \sum_{i} a_{i} \mu_{i}$$
, (3.8)

de tal modo que pelo princípio variacional deve-se ter

$$\delta I = 0 \quad . \tag{3.9}$$

A eq. (3.9) representa um conjunto de equações simult<u>a</u> neas das quais podem-se obter os parâmetros a_i.

3.2. Técnica dos Resíduos Ponderados

A técnica dos resíduos ponderados é um procedimento de derivação direta da equação diferencial a ser resolvida. Assu mindo-se um comportamento o mais próximo possível do comportamento real para a variável dependente, isto é, $U(r) \approx \bar{U}(r)$ conforme eq. (3.3), obtém-se um erro de aproximação ou resíduo (R) ou seja

 $L_{00}\bar{U}(r) - f(r) = R \neq 0$. (3.2.1)

A técnica consiste em impor que esse resíduo se anule, em média, sobre todo o domínio da solução. Então deve-se ter

$$\int_{\Omega} \{ (w \ L_{op} \overline{U}(\underline{r}) - w \ f(\underline{r}) \} \ d\Omega +$$

$$\int_{\partial\Omega} w \{ \alpha(\underline{n}.\nabla \ \overline{U}(\underline{r}) + \beta \overline{U}(\underline{r}) - g(\underline{r}) \} \ d(\partial\Omega) = 0 ,$$

$$(3.2.2)$$

onde w é chamada função peso ou função ponderação.

Conforme a escolha da função ponderação (w) tem-se os vários tipos do método dos residuos ponderados /58/. Particularmente, para a função ponderação igual à função de aproximação a técnica dos residuos ponderados é chamada de técnica de Gale<u>r</u> kin.

A eq. (3.2.2) \overline{e} do tipo da equação integral (3.4) e \overline{e} chamada forma fraca da equação (3.2.1).

Aplicando o MEF, o domínio Ω é subdividido em elementos com seus domínios Ω^e , sendo a eq. (3.2.2) expressa na forma

 $\sum_{e} \left\{ \int_{\Omega^{e}} \{ w \ L_{op} \overline{U}(\underline{r}) - w \ f(\underline{r}) \} \ d\Omega^{e} + e \right\}$

$$\int_{\partial\Omega} w \left\{ \alpha(\underline{n} \cdot \nabla \ \overline{U}(\underline{r}) + \beta \ \overline{U}(\underline{r}) - g(\underline{r}) \right\} d(\partial\Omega^{e}) \right\} = 0 \quad (3.2.3)$$

onde $\bar{U}(r)$ édefinida sobre Ω^{e} , como em (3.8).

Escolhendo-se as funções ponderação, \underline{w} , em número tal que estas sejam iguais as dos parâmetros incógnitas a_i pode--se então derivar um sistema de equações algébricas lineares, para esses parâmetros, o qual pode então ser solucionado pelas técnicas numéricas usuais.

CAPÍTULO IV

APLICAÇÃO DO MEF EM PROBLEMAS DE FÍSICA DE REATORES

Neste capítulo é desenvolvido o método dos elementos finitos aplicado à equação de difusão de nêutrons em estado estacionário, utilizando para esse fim a técnica variacional e a técnica dos resíduos ponderados. Particularmente, utiliza-se a técnica variacional e a dos resíduos ponderados na solução da equação de difusão em geometria plana unidimensional, e a técnica dos resíduos ponderados para geometria plana bidimensional (X-Y). Neste último caso será tratada a equação de difusão dependente da energia, sendo essa variável aproximada pelo método de multigrupo /11 /.

X

A equação fundamental para anâlise de criticalidade, cālculo de distribuição espacial do fluxo de nêutrons e demais parâmetros essenciais para o projeto de reatores nucleares, é a chamada equação de transporte /11/, ou equação de Boltzmann. Pela complexidade, a equação de transporte, pode ser resolvida com exatidão em um número restrito de casos, os quais usualmen te são idealizados, e não retratam a realidade física. Portan to, para propósitos práticos, utilizam-se várias aproximações com o objetivo de se obter soluções numêricas por procedimentos computacionais. Uma das aproximações obtida pela simplificação da teoria de transporte é a teoria de difusão, representada por uma equação denominada equação de difusão, dependente da energia, a qual é amplamente usada na descrição da distribuição neutrônica em reatores nucleares.

A equação de difusão é essencialmente uma equação de balanço da população de nêutrons num elemento de volume diferencial, sendo que a aproximação usada, consiste em impor-se uma direção preferencial à corrente líquida de nêutrons, pela lei de Fick, expressa por J = - $D\nabla\phi$, ou seja, a corrente líqui da tem a direção contrária a do gradiente do fluxo. A constan-
de proporcionalidade D é chamada coeficiente de difusão /31/.

Não é prático em cálculo de reatores tratar a energia do nêutron como uma variável contínua. Usualmente, faz-se a aproximação em multigrupo, onde a faixa de energia de interesse é dividida em um número finito de grupos de energia di<u>s</u> cretos*, como ilustrado na fig. (4.1) /7/.



Fig. 4.1- Ilustração da estrutura de multigrupo de energia.

Neste tratamento, os grupos discretos de energia são definidos sobre um intervalo de interesse que tem E_0 como limite su perior e E_G como limite inferior. Dentro desse intervalo defi ne-se a estrutura de multigrupo, onde ao indice g associa - se a energia E_q como limite superior e E_{q-1} como limite inferior.

^{*} Em cálculos de multigrupo e frequente o uso da variável letargia (µ) que é definido como $\mu = \ln \frac{E_0}{E}$ onde E_0 é a máxima energia do neutron.

Assim a partir do fluxo dependente da posição e energia, $\phi(r,E)$, do sistema obtém-se um fluxo de grupo $\phi_q(r)$ definido por

$$\phi_{g}(\underline{r}) = \int_{E_{g-1}}^{E_{g}} \phi(r, E) dE,$$

que e o fluxo de neutrons do grupo <u>g</u>. As constantes nucleares de cada grupo (seções de choque, coeficiente de difusão,etc.) são consideradas como valores médios destas constantes,devidamente ponderadas no respectivo grupo de energia.

4.1. A Equação de Difusão

A equação de difusão em estado estacionário é o balanço de nêutrons num elemento de volume diferencial, ou seja

$$- \begin{pmatrix} Fuga \ do \\ grupo \ g \end{pmatrix} - \begin{pmatrix} absorção \ do \\ grupo \ g \end{pmatrix} - \begin{pmatrix} espalha - & espalha - \\ mento \ p/ & -mento \ p/ \\ fora \ de \ g & dentro \ de \ g \end{pmatrix} + \begin{pmatrix} produção \\ no \ grupo \\ g \end{pmatrix} = 0,$$

$$(I) \qquad (II) \qquad (III) \qquad (IV) \qquad (V)$$

ou em termos das constantes de multigrupo, a equação de bala<u>n</u> ço acima pode ser expressa como:

$$-\nabla \cdot \left[D_{g}(\underline{r}) \nabla \phi_{g}(\underline{r}) \right] - \Sigma_{g}^{\mathsf{T}}(\underline{r}) \phi_{g}(\underline{r}) + \sum_{h=1}^{\mathsf{G}} \Sigma_{h \neq g}^{\mathsf{S}}(\underline{r}) \phi_{h}(\underline{r})$$

$$(I) \qquad (II+III) \qquad (IV)$$

$$+ S_{g}(\underline{r}) = 0$$
, (4.1.1)
(V)

onde o termo (I) representa o termo de fuga, e sendo $D_q(r)$ o coe ficiente de difusão do grupo g, $\phi_q(r)$ o fluxo de nêutrons do grupo g e ⊽ operador gradiente. Ŏ termo (II+III)representa a taxa total de interação de nêutrons com $\Sigma_g^T = \Sigma_g^a + \Sigma_g^S$ sendo a seção de choque total de nêutrons do grupo g. O termo(IV) é o termo de espalhamento de nêutrons de outros grupos h pa ra dentro do grupo g, com $\Sigma_{h
ightarrow q}^{S}$ a seção de choque de espalhamento de nêutrons de qualquer grupo <u>h</u> para o grupo g, inclus<u>i</u> ve, os que são espalhados e permanecem no mesmo grupo ou h=g. O termo(V)descreve a taxa com que os nêutrons são produzidos no grupo g, isto ē, a taxa com que nêutrons com energia no gru po g são gerados como resultado das fissões induzidas por nêu trons de todas as energias, e das possíveis fontes externas. Mais explicitamente,

$$S_{g}(\underline{r}) = \frac{\chi_{g}}{K} \sum_{h=1}^{G} v_{h} \Sigma_{h}^{f}(\underline{r}) \phi_{h}(\underline{r}) + S_{g}^{ext}(\underline{r}) \qquad (4.1.2)$$

onde:

- X_g indica a probabilidade de um nêutron de fissão ser emitido no grupo g,
 - K é o fator de multiplicação efetivo, expressando a taxa do número de nêutrons de fissão em duas gerações sucessivas,
- v_h é o número médio de nêutrons de fissão produzidos por fissão causada por nêutrons de energia h,
- Σ_{h}^{f} ē a seção de choque de fissão do grupo h, e
- s_g^{ext} a fonte externa de nêutrons no grupo <u>g</u>.

4.2. Técnica Variacional

Conforme discutido no capítulo III, a técnica vari<u>a</u> cional pode ser usada para a derivação da forma integral equ<u>i</u> valente de uma dada equação diferencial (apêndica A). Desta forma partindo da equação de difusão*

$$-\nabla . D(\underline{r}) \nabla \phi(\underline{r}) + \Sigma_{a}(\underline{r}) \phi(\underline{r}) = S(\underline{r}) , \qquad \underline{r} \in \Omega , \qquad (4.2.1)$$

com as condições de contorno**

$$\phi(r) = 0$$
, $r \in \partial \Omega$ (4.2.1a)

e/ou

$$\frac{\partial}{\partial n} \phi(\underline{r}) = 0$$
, $\underline{r} \in \partial \Omega$ (4.2.1b)

onde todos os símbolos foram definidos anteriormente e eliminou-se o subscrito g, referente ao grupo de energia. Com essas considerações o funcional equivalente será dada por /8 /

$$I(r,\phi,\phi') = \frac{1}{2} \int_{\Omega} \{-D(\underline{r}) [\nabla \phi(\underline{r})]^2 - \Sigma_a(\underline{r}) \phi[(\underline{r})]^2 + 2S(\underline{r}) \phi(\underline{r})\} d\Omega , \qquad (4.2.3)$$

onde ϕ' representa o gradiente de $\phi.$

** Adota-se nesse trabalho as condições de contorno mais usuais $\phi(\underline{r}) = 0$, $\underline{r} \in \partial \Omega$ onde \underline{r} inclui a distância extrapolada e $\frac{\partial \phi}{\partial n} = 0$, proveniente da condição de simetria do reator.

^{*} Neste capitulo discute-se apenas a equação a um grupo de energia, o que é justificável, na medida em que as soluções das equações multigrupo podem ser interpretadas como uma sucessão de problemas a um grupo (apêndice B).

Solucionar a equação de difusão na forma diferencial, equação (4.2.1), é equivalente a extremizar o funcional dado pela equação (4.2.3). Para tal, o domínio Ω é dividido em subdomínio (elémentos), Ω^e , e escrevendo o funcional para um elemento (e) tem-se,

$$I = \sum_{e} I^{(e)},$$
 (4.2.4)

onde I^(e) significa que a integral deve ser efetuada apenas no subdomínio (elemento) Ω^{e} . O MEF consiste então, em aproximar o fluxo $\phi(\mathbf{r})$ por

$$\phi(\underline{r}) = \sum_{i} \phi_{i} \mu_{i}(\underline{r}) , \qquad (4.2.5)$$

onde $\mu_i(\underline{r})$ são as funções base, sendo definidas usualmente de tal maneira que

$$\mu_{i}(r_{j}) = \begin{cases} 1 & , i = j \\ 0 & , i \neq j \end{cases}$$
(4.2.6)

ou seja a função base é unitária quando a variável r coincide com os pontos nodais (pontos pertencentes às fronteiras dos elementos), e desta forma ϕ_i é o valor de $\phi(r)$ nesses pontos nodais. Desta forma, com esta aproximação, o funcional I fica sendo função dos valores nodais ϕ_i , e portanto para extremizá-lo, deve-se ter

$$\frac{\partial I}{\partial \phi_i} = 0$$
, $i = 1, 2, ..., n$, (4.2.7)

obtendo-se então um conjunto de equações lineares, para os valores $\phi_{\rm i}$.

Com o objetivo de exemplificar o MEF com a técnica

variacional; seja o desenvolvimento acima discutido, aplicado ao caso de geometria unidimensional (Fig. (4.2.1)). Nesta caso, I^e é dado por

$$I^{e}(x,\phi,\phi') = \frac{1}{2} \int_{x_{i}}^{x_{j}} \{-D(x) \left(\frac{d\phi}{dx}\right)^{2} - \Sigma_{a}(x)[\phi(x)]^{2} + 2S(x)\phi(x)\} dx, \qquad (4.2.8)$$

onde $x_i e x_j$ são pontos adjacentes ao elemento (e).



Fig. 4.2.1 - Ilustração da geometria unidimensional com os elementos.

Particularmente, seja a função base µ_i uma fu<u>n</u> ção linear e desta forma o flux<u>o</u> para um elemento será expre<u>s</u> so por

$$\phi^{(e)}(x) = \frac{\phi_{i}x_{j} - \phi_{j}x_{i}}{x_{j} - x_{i}} + \frac{\phi_{j} - \phi_{i}}{x_{j} - x_{i}} \times , \quad x_{i} < x < x_{j}$$

$$(4.2.9)$$

e conforme já discutido, $\phi_i = \phi(x_i) = \phi_j = \phi(x_j)$, os valores do fluxo nos nós adjacentes ao elemento. Desta forma pelo princípio variacional

$$\frac{\partial I}{\partial \phi_{m}} = 0$$
, $m = 1, 2, ..., n$, (4.2.10)

.

ou

е

$$\frac{\partial I}{\partial \phi_{m}} = \sum_{e} \frac{\partial I^{e}}{\partial \phi_{m}} = 0 + 0 + \ldots + \frac{\partial I^{(a)}}{\partial \phi_{m}} + \frac{\partial I^{(b)}}{\partial \phi_{m}} + 0 + \ldots \neq 0,$$

(4.2.11)

onde <u>a</u> e <u>b</u> referem-se a elementos \overline{a} esquerda e direita, respectivamente, do n \overline{o} <u>m</u> (Fig. 4.2.1). Portanto pela eq. (4.2.8) e (4.2.9) obtém-se:

$$\frac{\partial I(a)}{\partial \phi_{m}} = - \frac{D^{(a)}(\phi_{m} - \phi_{m-1})}{\Delta x} - \frac{\Sigma_{a}^{(a)}\Delta x}{6}(\phi_{m-1} + 2\phi_{m}) + \frac{S^{(a)}\Delta x}{2},$$

$$\frac{\partial I(b)}{\partial \phi_{m}} = \frac{D^{(b)}(\phi_{m+1} - \phi_{m})}{\Delta x} - \frac{\Sigma_{a}^{(b)}\Delta x}{6}(2\phi_{m} + \phi_{m+1}) + \frac{S^{(b)}\Delta x}{2},$$
(4.2.12b)

onde ∆x é a largura do elemento, considerada constante.

Da equação (4.2.11) resulta

$$\Phi_{m-1} \left\{ \frac{D^{(a)}}{\Delta x} - \frac{\Sigma_{a}^{(a)} \Delta x}{6} \right\} +$$

$$\Phi_{m} \left\{ \frac{-D^{(a)} - D^{(b)}}{\Delta x} + \frac{-\Sigma_{a}^{(a)} - \Sigma_{a}^{(b)}}{3} \Delta x \right\} +$$

$$\Phi_{m+1} \left\{ \frac{D^{(b)}}{\Delta x} - \frac{\Sigma_{a}^{(b)} \Delta x}{6} \right\} + \frac{\Delta x}{2} (S^{(a)} + S^{(b)}) = 0$$

$$(4.2.13)$$

que representa o sistema de equações algébricas simultâneas, que resolvidas por um método apropriado fornece os valores das variáveis incógnitas ϕ_m , m = 1,2,...,n e portanto a solução do problema.

4.3. Técnica dos Residuos Ponderados (aproximação de Galerkin) Para a derivação da forma integral equivalente a

equação de difusão, a técnica dos residuos ponderados multiplica a equação (4.2.1) por uma função ponderação w(r) e integra no domínio Ω para obter-se a forma fraca da equação de difusão, ou seja

$$-\int_{\Omega} w(\underline{r}) D(\underline{r}) \nabla^{2} \phi(\underline{r}) d\Omega + \int_{\Omega} w(\underline{r}) \Sigma_{a}(\underline{r}) \phi(\underline{r}) d\Omega = \int_{\Omega} w(\underline{r}) S(\underline{r}) d\Omega .$$

$$(4.3.1)$$

ou usando a identidade de Green[°] para o primeiro termo,

$$\int_{\Omega} D(\underline{r}) \nabla \phi(\underline{r}) \nabla w(\underline{r}) d\Omega + \int_{\Omega} w(\underline{r}) \Sigma_{a}(\underline{r}) \phi(\underline{r}) d\Omega =$$

$$\int_{\Omega} w(\underline{r}) S(\underline{r}) d\Omega - \int_{\partial \Omega} w(\underline{r}) D(\underline{r}) \frac{\partial \phi}{\partial n} d(\partial \Omega), \qquad (4.3.2)$$

onde a integral no contorno $\partial\Omega$ se anula, na medida em que, ne<u>s</u> te trabalho, restringiu-se a condição ϕ ou $\frac{\partial \phi}{\partial n}$ nulos no contorno. Com essas considerações a forma fraca pode ser escrita como

$$\int_{\Omega} D(\underline{r}) \nabla \phi(\underline{r}) \nabla w(\underline{r}) d\Omega + \int_{\Omega} w(\underline{r}) \Sigma_{a}(\underline{r}) \phi(\underline{r}) d\Omega = \int_{\Omega} w(\underline{r}) S(\underline{r}) d\Omega .$$
(4.3.3)

Aproximando o fluxo de nêutrons por

$$\phi(\underline{r}) = \sum_{i} a_{i} \mu_{i}(\underline{r}) , \qquad (4.3.4)$$

onde a_i são os parâmetros a determinar e $\mu_i(\underline{r})$ são as funções bases, tem-se

$$\sum_{i} a_{i} \left\{ \int_{\Omega} D(\underline{r}) \nabla \mu_{i}(\underline{r}) \nabla w(\underline{r}) d\Omega + \int_{\Omega} \Sigma_{a}(\underline{r}) w(\underline{r}) \mu_{i}(\underline{r}) d\Omega \right\} = \int_{\Omega} w(\underline{r}) S(\underline{r}) d\Omega \quad . \tag{4.3.5}$$

Pelo MEF, dividindo o domínio Ω em subdomínios ou elementos (Ω^e , e = 1,2,...n), e definindo o fluxo para cada elemento como

$$\phi^{(e)}(\underline{r}) = \sum_{i} a_{i} \mu_{i}(\underline{r}) , \qquad (4.3.6)$$

sendo os coeficientes a_i os valores nodais de $\phi^{e}(\underline{r})$, isto \underline{e} , $a_{i} = \phi_{i}$ (valores do fluxo quando <u>r</u> \underline{e} a coordenada dos <u>v</u> \underline{e} rt<u>i</u> ces do elemento (e)), a equação (4.3.4) pode ser interpretada como a somatória dos fluxos em cada elemento.

Para determinar os coeficientes a_i , a técnica dos resíduos ponderados com a aproximação de Galerkin toma as funções ponderação como sendo iguais às funções bases ou w(r)= $\mu_j(r)$.

Assim a eq. (4.3.5) torna-se:

$$\sum_{i} \phi_{i} \left\{ \int_{\Omega} e^{D(\underline{r}) \nabla \mu_{i}(\underline{r}) \nabla \mu_{j}(\underline{r}) d\Omega} + \int_{\Omega} e^{\Sigma_{a}(\underline{r}) \mu_{i}(\underline{r}) \mu_{j}(\underline{r}) d\Omega} \right\}$$
$$= \int_{\Omega} e^{\mu_{j}(\underline{r}) S(\underline{r}) d\Omega} , \quad j = 1, 2, ... n , \quad (4.3.7)$$

que constituem um conjunto de equações algébricas lineares p<u>a</u> ra os valores nodais ϕ_i . Desta forma, usando-se uma técnica numérica conveniente esses coeficientes podem ser determinados.

Como ilustração do formalismo desenvolvido, seja o caso particular de geometria bidimensional (X-Y) com a equação de difusão multigrupo na forma

$$\nabla \left[\mathbb{D}_{g}(x,y) \bigtriangledown \varphi_{g}(x,y) \right] + \Sigma_{g}^{R}(x,y) \varphi_{g}(x,y) =$$

$$\sum_{h=1}^{g-1} \Sigma_{h \rightarrow g}^{s}(x,y) \varphi_{g}(x,y) + \frac{\chi_{g}}{\kappa} \sum_{h=1}^{G} \upsilon_{h} \Sigma_{h}^{f}(x,y) \varphi_{h}(x,y) + S_{g}^{ext}(x,y)$$

$$g = 1, 2, \dots, G$$

(4.3.8)

onde $\Sigma_{g}^{R} \in a$ seção de choque de remoção do grupo g, isto \tilde{e} , $\Sigma_{g}^{R} = \Sigma_{g}^{T} - \Sigma_{g \rightarrow g}^{S}$, e os demais termos tem a interpretação discutidas no início desse capítulo e sendo as condições de contorno as mesmas da seção 4.2. Particularmente, considerando -se $S_{g}^{ext}(x,y) = 0$ e usando o formalismo apresentado anteriormente, pode-se obter a forma fraca da eq. (4.3.8) ou

$$\int_{a}^{a} \int_{0}^{b} D_{g}(x,y) \nabla \phi_{g}(x,y) \nabla w(x,y) dy dx +$$

$$\int_{a}^{a} \int_{0}^{b} \Sigma_{g}^{R}(x,y) \phi_{g}(x,y) w(x,y) dy dx$$

$$= \frac{x_{g}}{k} \int_{h=1}^{a} \nabla_{h} \int_{0}^{a} \int_{0}^{b} \Sigma_{h+g}^{f}(x,y) \phi_{h}(x,y) w(x,y) dy dx +$$

$$g=1, 2, \dots, 6$$

$$(4.3.9)$$
onde $\nabla = \frac{\partial}{\partial x} + \frac{\partial}{\partial y} e \underline{a} e \underline{b}$ illustrados na Fig. 4.3.1.
$$V$$

$$V$$

$$i+1$$

Fig. 4.3.1 - Discretização bidimensional (X-Y)

Dividindo o domínio 0 < x < a, 0 < y < b em elementos e aproximando o fluxo por:

$$\phi_{g}(x,y) = \sum_{i} \sum_{j} \phi_{i,j} \mu_{i,j}(x,y) ,$$

ou

$$\phi_{g}(x,y) = \sum_{i} \sum_{j} \phi_{i,j} \mu_{i}(x)\mu_{j}(y) , \qquad (4.3.10)$$

onde $\mu_{i,j}(x,y) = \mu_i(x)\mu_j(y)$ são as funções bases, sendo que neste trabalho restringiu-se a funções bilineares /26 / ou s<u>e</u> ja,

$$\mu_{i}(x) = \begin{cases} \mu_{i}^{-}(x) = \frac{x - x_{i-1}}{x_{i} - x_{i-1}}, & x_{i-1} \leq x \leq x_{i} \\ \mu_{i}^{+}(x) = \frac{x_{i+1} - x_{i}}{x_{i+1} - x_{i}}, & x_{i} \leq x \leq x_{i+1} \end{cases}$$
(4.3.11a)

е

$$\mu_{j}(y) = \begin{cases} \mu_{j}^{-}(y) = \frac{y - y_{j-1}}{y_{j} - y_{j-1}}, & y_{j-1} \leq y \leq y_{j} \\ \mu_{j}^{+}(y) = \frac{y_{j+1} - y}{y_{j+1} - y_{j}}, & y_{j} \leq y \leq y_{j+1} \end{cases}$$
(4.3.11b)

011

ou

$$\mu_{i,j}(x,y) = \begin{cases} \mu_{i}^{+}(x)\mu_{j}^{+}(y) , \text{ em I} \\ \mu_{i}^{-}(x)\mu_{j}^{+}(y) , \text{ em III} \\ \mu_{i}^{-}(x)\mu_{j}^{-}(y) , \text{ em III} \\ \mu_{i}^{+}(x)\mu_{j}^{-}(y) , \text{ em IV} \end{cases}$$
(4.3.12)

onde fora da região especificada, indicada na figura 4.3.1, a função $\mu_{i,j}(x,y)$ se anula.

Escolhendo-se as funções w(x,y) iguais às funções b<u>a</u> ses, pode-se derivar um conjunto acoplado de sistemas lineares ou

$$E_{g} \Phi_{g} + R_{g} \Phi_{g} = \frac{1}{K} \chi_{g} S + \sum_{h=1}^{g-1} E_{h \to g} \Phi_{h}, \quad g = 1, 2, ..., G$$
(4.3.13)

onde F \tilde{e} a matriz N×N (N = n? de elementos) correspondente ao termo de fuga, podendo ser calculada por

$$F_{k,\ell}^{g} = \sum_{i} \sum_{j} \int_{\Omega^{e}} D_{g}^{(e)} \nabla_{\mu}_{ij} \nabla_{\mu}_{k,\ell} d\Omega^{e} . \qquad (4.3.14)$$

R, S e E podem ser obtidas respectivamente por

$$\mathbf{R}_{k,\ell}^{g} = \sum_{i} \sum_{j} \int_{\Omega^{e}} \Sigma_{g}^{R(e)} \mu_{ij} \mu_{k,\ell} d\Omega^{e} , \qquad (4.3.15)$$

$$S_{k,\ell} = \sum_{i} \int_{\Omega} \int_{\Omega} \int_{\Omega} \sum_{h=1}^{G} v_{h} \sum_{h=0}^{f(e)} \phi_{h}(i,j) \mu_{i,j} \mu_{k,\ell} d\Omega^{e}, (4.3.16)$$

$$E_{k,\ell}^{g} = \sum_{i} \sum_{j} \int_{\Omega} e^{\sum_{h \to g} \mu_{ij} \mu_{k\ell}} d\Omega^{e} \qquad (4.3.17)$$

onde k = 1,2,...n & = 1,2,...n

e o significado de cada termo ē apresentado no apêndice B.

As matrizes F, R, S e E, para geometria plana em duas dimensões, com elementos de forma retangular são do tipo espar sas, com blocos de submatrizes tridiagonais como pode-se obser var na figura 4.3.2 para o caso em que se tenha rede 4x4, isto \tilde{e} , 16 elementos.

 ϕ ē o vetor incógnita (lxN) onde N ē o número de el<u>e</u> mentos, sendo dado pela eq.(4.3.18)

X X O O	
X X X O	
0 X X X	
0 0 X X	
X X 0 0	ХХОО
хххо	хххо
0 X X X	оххх
0 0 X X	0 0 X X
x x o o	ххоо ххоо
хххо	x x x o x x x o
0 X X X	0 X X X 0 X X X
0 0 X X	оохх оохх
	x x o o x x o o
0	x x x o x x x o
0	
	00XX 00XX
_	X X 0 0 X X X 0 0 X X X 0 0 X X X X 0 0 X X 0 0 X X 0 0 X X 0 0 X X X 0 0 X X 0 0 X X X 0 0 X X 0 0 X X X 0 0 X X X 0 0 X X 0 0 X X

X - elemento não nulo

0 - elementos nulos

Fig.4.3.2 - Estrutura das matrizes

$$\phi = \begin{pmatrix} \phi(1,1) \\ \phi(1,2) \\ \vdots \\ \phi(1,J) \\ \phi(2,1) \\ \phi(2,2) \\ \vdots \\ \phi(2,J) \\ \vdots \\ \phi(1,1) \\ \phi(1,2) \\ \vdots \\ \phi(1,J) \end{pmatrix}$$

(4.3.18)

.

·

CAPÍTULO V

RESULTADOS NUMERICOS

Como mencionado anteriormente um dos objetivos para a execução desse trabalho foi aprender a técnica utilizada p<u>a</u> ra resolver problemas com o MEF. Para esse propósito, além dos problemas em duas dimensões espaciais e multigrupo, foram equacionados e solucionados problemas de uma dimensão em dois grupos de energia com a técnica variacional e a técnica de Galerkin e um problema celular utilizando a técnica variacional.

A seguir serão apresentados os resultados obtidos p<u>e</u> lo presente trabalho e os obtidos pelo código CITATION, além dos resultados analíticos para alguns casos, e a diferença r<u>e</u> lativa entre esses resultados. Título: Cálculo do fator de desvantagem térmica.

Descrição: Este problema consistiu em calcular o fator de de<u>s</u> vantagem térmica para uma célula plana (combustível + moderador), o qual é definido por

$$\xi = \frac{a}{\Delta} - \frac{\int_{a}^{b} \phi_{m}(x) dx}{\int_{a}^{a} \phi_{c}(x) dx}, \qquad (5.1)$$

onde <u>a</u> é a espessura do combustivel (c) e Δ = b-a, a espessura do moderador (m), e ϕ_m e ϕ_c são os fl<u>u</u> xos nas regiões do moderador e combustivel respectivamente. A geometria, bem como as constantes nucleares, são ilustradas na figura 5.1.1



Fig.5.1.1 - Geometria e constantes nucleares para o problema celular.

Resultados : Para a obtenção de ξ eq. (5.1), desenvolveu-se um programa utilizando-se o método dos elementos fin<u>i</u> tos com a técnica variacional, conforme discutido na seção 4.2, obtendo-se os resultados mostrados na tabela 5.1.1, a qual reporta este parâmetro para diferentes números de elementos. Esses resultados são comparados com o resultado referência obtido pela solução analítica / 31 /

nº de elemento	os MEF (ξ)	dif.relat.* %
34	1,0986	0.76
40	1,0994	0.69
60	1,1039	0.28

* O resultado referência foi obtido analiticamente (Ref.analitico = 1.1070)

Tab.5.1.1 - Fator de desvantagem térmica(ξ) do problema l.

Título: Reator tipo placa, duas regiões, dois grupos.

- Descrição: Este problema consistiu em calcular a distribuição de fluxos rápido e térmico e o fator de multiplicação (K), para um reator tipo placa com duas regiões: o caroço e o refletor. A geometria, dimensões e as condições de contorno para este problema são ilustrados na fig. 5.2.1 sendo as constantes nucleares para as duas regiões e para dois grupos de energia mostradas na tabela 5.2.1.
- Resultados: Para a obtenção da distribuição de fluxo para 0 S dois grupos de energia, e o fator de multiplicação (K), usou-se o método dos elementos finitos com as duas técnicas (variacional e Galerkin) apresentadas no capítulo IV. Na tabela 5.2.2 apresenta- se o fator de multiplicação obtido pela aplicação das duas tēcnicas, para vārias larguras de elementos (L/6, L/12, L/24, L/48) e estes são comparados com os resultados obtidos pelo código CITATION, sendo que o resultado referência adotado ē para ∆x=L/60. Os erros relativos são apresentados na tabela 5.2.3. O critério de convergência utilizado para esse pro blema foi com relação ao auto valor, i.e.,

$$\frac{K^{(n)} - K^{(n-1)}}{K^{(n)}} < \varepsilon_1$$

onde ε_1 é um valor especificado (10⁻⁸) e n indica o número de iteração.

Ainda, em relação ao problema 2, ilustra-se na tab<u>e</u> la 5.2.4, para vários pontos do reator, o fluxo té<u>r</u> mico normalizado obtido pelo presente trabalho e pelo código CITATION. Para o caso do MEF usou-se24 elementos e para o CITATION dividiu-se o reator em 60 partes. Na fig. 5.2.2 ilustra-se graficamente o fluxo térmico normalizado para $\Delta x = L/24$, $\Delta x = L/48$ (MEF) $e \Delta x = L/60$ (CITATION). Pelo valor do erro r<u>e</u> lativo para fator de multiplicação (< 1%) e para o fluxo (da ordem de 1%) os resultados podem ser considerados satisfatórios.



Fig.5.2.1 - Geometria esquemática do reator do problema 2.

	Caroço	Refletor					
GRUPO RAPIDO							
D _l (cm)	1.5	1.2					
Σ _{T]} (cm ⁻¹)	0.0623	0.101					
$\Sigma_{1 \rightarrow 2} (\text{cm}^{-1})$	0.06	0.1					
νΣ _{fl} (cm ^{-l})	0.0	0.0					
v _l (cm/seg)	1,0 × 10 ⁸						
х ₁	1,0						
GRUPO TERMICO							
D ₂ (cm)	0.4	0.15					
$\Sigma_{T_{c}}(cm^{-1})$	0.2	0.02					
$v\Sigma f_2^2(cm^{-1})$	0.218	0.0					
v ₂ (cm/seg)	2,2 x 10 ⁵						
X ₂	0.0						

Tab.5.2.1 - Constantes nucleares do problema 2.

Δ×	GALERKIN VARIACIONAL		CITATION
L/6	1.0226	1.0149	-
L/12	1.0215	1.0188	1.02064
L/24	1.0211	1.0198	1.02060
L/48	1.0209	1.0212	-
L/60			1.02083

Tab.5.2.2 - Valores do Kef do problema 2

Δx	GALERKIN	VARIACIONAL
L/6	0.173 %	0.581 %
L/12	0.066 %	0.199 %
L/24	0.026 %	0.101 %
L/48	0.009 %	0.04 %

Tab. 5.2.3 - Erro do Kef deste trabalho em relação ao do CITATION (Kef = 1,02083).

• •

x(cm)	MEF	CITATION	Erro relat <u>i</u> vo (%)
0	1.00	1.00	-
2.5	0.99663	0.99675	0.012
7.5	0.96978	0.97009	0.032
12.5	0.91680	0.91678	-0.002
17.5	0.83912	0.83875	-0.044
22.5	0.73883	0.73797	-0.117
27.5	0.61866	0.61743	-0.199
32.5	0.48282	0.48134	-0.307
37.5	0.37960	0.38036	0.200
42.5	1.0901	1.0728	-1.613
47.5	0.53754	0.52737	-1.928
52.5	0.16733	0.16612	-0.728
57.5	0.03475	0.03486	0.316

Tab. 5.2.4 - Valores de $\phi(x)/\phi(0)$ do problema 2.



Fig.5.2.2 - Fluxo térmico normalizado do problema 2.

V.3. PROBLEMA 3

- Título: Reator com duas regiões (combustível e refletor) em duas dimensões, 2 grupos de energia.
- Descrição: Este problema consistiu em calcular as distribuições de fluxos térmicos e rápidos para um reator com duas regiões, em geometria X-Y, com simetria em x=0 e y=0, conforme ilustrado na figura 5.3.1. As constantes nucleares necessárias são as mesmas do problema 2 (tabela 5.2.1).
- Resultados: Para a obtenção dos resultados para a distribuição de fluxo, bem como do fator de multiplicação, usou--se o formalismo discutido na seção 4.3 para a con fecção do programa de computador (apêndice B). O reator foi discretizado em (I,J) elementos, sendo que na fig. 5.3.2, exemplifica-se um caso de discretização (8x8). Os valores do fator de multiplicação para diferentes discretizações são apresenta das na tabela 5.3.1 e comparados com o resultado referência obtido pelo CITATION para uma discretização (40x40). A distribuição de potência normalizada ē ilustrada na fig. 5.3.3 e comparado com a obtida pelo codigo CITATION. Além disso os fluxos rápido e térmico na posição y=15 cm são ilustrados nas figuras 5.3.4 e 5.3.5 respectivamente.



Fig.5.3.1 - Geometria, Dimensões e Condições de Contorno para o problema 3.

2	2	2	2	2	2	2	2
2	2	2	2	2	2	2	2
2	2	2	2	2	2	2	2
. 2	2	2	2	2	2	2	2
1	1	1	1	2	2	2	2
1	1	ı	1	2	2	2	2
1	1	1	1	2	2	2	2
1	1	1	1	2	2	2	2

Fig. 5.3.2 - Disposição da malha (8x8) do reator do problema 3.

MALHA	MEF	CITATION	ERRO RELATIVO*
4 x 4	0,90488	0,90991	- 0,902%
6 x 6	0,89860	0,89823	- 0,202%
8 x 8	0,89560	-	0,133%
40 x 40	-	0,89679	-

* relativo ao CITATION (40x40)

Tab.5.3.1 - Valores do fator de multiplicação do problema 3.

1	1	2
-	1	"

			0,44431 0,34646
			22,20%
		0,59074	0,52303
		0,71625	0,50583
		-21,25	3,29
	0,84597	0,70726	0,62821
	0,91902	0,81367	0,57728
	-8,63	-15,04	8,11
1,0	0,91985	0,76928	0,68380
1,0	0,95889	0,80038	0,60258
	-4.24	-4,04	11,88

0

L/2

CITATION MEF Dif.Rel(%)

Fig.5.3.3 - Distribuição de potência normalizada do problema 3.



Fig.5.3.4 - Fluxo rápido normalizado do problema 3 na posição y = 15 cm.



sição y = 15 cm.

INSTITUTO DE PESQUISAS ENERGÉTICAS E NUCLEARES I. P. E. N.

V.4 PROBLEMA 4

Título: Reator ZION-l em dois grupos de energia e 5 zonas

- Descrição: Este problema consistiu em calcular a distribuição de fluxo e fator de multiplicação para o caroço do reator ZION-1, o qual é um reator de potência / 9/, e tem sido usado como "problema padrão" (benchmark) para teste de métodos de calculo, em dois grupos de energia (térmico-rápido). O caroço deste reator consiste de 5 zonas, devido as diferenças de enriquecimento dos elementos combustíveis, "baffle," r<u>e</u> fletor etc. Na figura 5.4.1, ilustram-se as várias zonas deste caroço, e na tabela 5.4.1, as secções de choque homogeneizadas por zona.
- Resultados: O mesmo programa usado no problema 3 foi utilizado para se encontrar resultados numéricos para 0 ZION-1, sendo que na figura 5.4.2, ilustra-se o ar ranjo ou malhas utilizadas para a entrada no programa. Os valores para o fator de multiplicação são os mostrados na tabela 5.7, junto com os resultados do problema 5 e os obtidos pelo código CITATION. A distribuição de potência normalizada é ilustrada na figura 5.4.3, junto com os resultados do CITATION, e na figura 5.4.4 e 5.4.5, os fluxos rápido e térmico, ambos na posição y=78,485 Cm.



Fig.5.4.1 - Geometria do ZION-1

.

) COMPOSIÇÃO	Combustfvel	2.25%	Combustível	2.8%	"haffle"	5	16.5% aço inox	83.5% ägua		5 5 5 5
Σ ^s k→k+l (cm ⁻¹	0.01742		0.01694		0.0		0.024241		0.02903	
νΣ _f (cm ⁻¹)	0.00536	0.10433	0.00601	0.12472	0.0	0.0	0.0	0.0	0.0	0.0
Σ _R (cm ⁻¹)	0.02597	0.06669	0.02576	0.07606	0.00322	0.14596	0.025164	0.032006	0.02950	0.00949
D (cm)	1.41760	0.37335	1.41970	0.37370	1.02130	0.33548	1.38377	0.29745	1.45540	0.28994
GRUPO DE ENERGIA	L	2	-	2	L	2	l	2	L	2
REGIÃO	r		0	J	۲)	5	t	L.	

Tab.5.4.1 - Constantes nucleares do ZION-1.

 $X_1 = 1.0 \qquad X_2 = 0.0$

5 5	
3 3 3 3 3 5	18,7505
4 4 4 3 5	2,8575
4 4 4 4 3 3 3 3 5 5 5 5 1 4 1 4 4 4 4 3 5 5 5 5 1 4 1 4 4 4 4 3 5 5 5 5 1 4 1 4 4 4 4 3 3 5 5 5 1 4 1 4 4 4 3 3 3 5 5	18,7505
1 4 1 4 4 4 4 3 5 5 5 5 1 4 1 4 4 4 4 3 3 5 5 5 1 4 1 4 4 4 4 3 3 5 5 5	2,8575
<u>1 4 1 4 4 4 3 3 3 5 5 5</u>	18,7505
	21,608
1 2 1 2 2 2 2 4 4 3 5 5 5	18,7505
1 2 1 2 2 2 2 4 4 3 3 3 5	2,8575
2 1 2 1 2 2 1 4 4 4 3 5	21,608
1 2 1 2 1 1 2 1 1 4 4 3 5	21,608
2 1 2 1 2 2 1 4 4 4 3 !	5 21,608
	10,804
10,804 21,608 21,608 21,608 2,8575 2,8575 18,7505 18,7505 2,8575 2,8575 18,7505 18,7505	

NOTA; As dimensoes são em centímetros Fig.5.4.2 - Arranjo das malhas do ZION-1 para entrada no programa.

57

				1	0,5634 0,5191 7,86	0,3612 0,3165 12,38	
				0,7314 0,6417 12,26	0,6412 0,5612 12,48	0,4567 0,4062 11,06	1
			0,8696 0,7214	0,7747 0,7649	0,6813 0,5493	0,5179 0,5333	0,3335 0,2996
			17,04	1,27	19,37	- 2,97	10,16
		0,9752	0,9193	0,8156	0,7212	0,5696	0,3900
		0,8174 16,18	0,9012 1,97	0,6759 17,13	0,6890 4,46	0,4368 23,31	0,3365 13,72
	1,0318 0,8929 13,46	1,0025 0,9878 1,47	0,9442 0,7801 17,38	0,8357 0,7821 6,41	0,7343 0,6091 17,05	0,5919 0,5639 4,73	0,4130 0,3590 13,08
1,00 1,00	1,0331 0,9680 6,3	1,0067 0,8504 15,53	0,9471 0,9515 -0,46	0,8056 0,7650 5,04	0,7446 0,7090 4,78	0,5550 0,5169 6,86	0,4149 0,3683 12,44

MEE
Dif.(%)

Flg. 5.4.3 - Distribuição de potência normalizada do ZION-1 (Problema 4)



Fig. 5. 4.4.- Fluxo rápido normalizado do problema 4 na posição y= 78,485 cm



Fig. 5.4.5 - Fluxo térmico normalizado do problema 4 na posição y=~78,485 cm
V.5 PROBLEMA 5

- Título: Reator 2D-IAEA ("benchmark) em dois grupos de energia e 4 zonas.
- Descrição: Este problema consistiu em calcular a distribuição de fluxo e fator de multiplicação para o reator 2D-IAEA em 2 grupos de energia e 4 zonas diferentes. Na fig. 5.5.1 é apresentada a geometria esquemática, mostrando as diferentes zonas e as condições de contorno. Na tabela 5.5.1 constam as constantes nucleares homogeneizadas para cada zona.
- Resultados: Através do programa obteve-se a distribuição de p<u>o</u> tência (fig.5.5.3) que é comparada com o código CITATION. A divisão do núcleo do reator em elementos para entrada no programa é mostrada na fig.5.5.2. Nas figs. 5.5.4 e 5.5.5 são ilustradas as distribu<u>i</u> ções de fluxo rápido e térmico, respectivamente para a posição y = 100.cm. O fator de multiplicação é apresentado na tab. 5.7.



Fig. 5.5.1 - Geometria do reator 2D-IAEA.

Tab. 5.5.1 - Constantes nucleares do 2D-IAEA

,

.

4	4	4	4	4	4	4	4	4
. 1	1	1	4	4	4	4	4	4
· 2	2	1	1	1	4	4	4	4
2	2	2	2	1	1	4	4	4
3	2	2	2	3	1	1	4	4
. 2	2	2	2	2	2]	4	4
2	2	2	2	2	2	1	1	4
2	2	2	2	2	2	2	1	4
3	_2	2	. 2	. <u>3</u>	. 2 .	_2		4
	4	$\begin{array}{c ccccccccccccccccccccccccccccccccccc$	$ \begin{array}{c ccccccccccccccccccccccccccccccccccc$	$ \begin{array}{c ccccccccccccccccccccccccccccccccccc$	$\begin{array}{c ccccccccccccccccccccccccccccccccccc$	4 4 4 4 4 4 4 4 1 1 1 4 4 4 4 2 2 1 1 1 4 4 2 2 1 1 1 4 2 2 2 2 1 1 3 2 2 2 1 1 3 2 2 2 3 1 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 3 2 2 2 3 2 2 3 2 2 2 3 2 2 <td>4 4 4 4 4 4 4 4 1 1 1 4 4 4 4 2 2 1 1 1 4 4 2 2 1 1 1 4 4 2 2 2 2 1 1 4 3 2 2 2 2 1 1 2 2 2 2 2 2 1 1 2 2 2 2 2 2 1 1 2 2 2 2 2 2 2 1 2 2 2 2 2 2 1 1 2 2</td> <td>4 4 4 4 4 4 4 4 4 4 1 1 1 4 4 4 4 4 4 2 2 1 1 1 4 4 4 4 2 2 1 1 1 4 4 4 2 2 2 2 1 1 4 4 3 2 2 2 3 1 1 4 2 2 2 2 2 1 1 4 2 2 2 2 2 1 1 4 2 2 2 2 2 1 1 4 2 2 2 2 2 1 1 2 2 2 2 2 2 1 1 2 2 2 2 2 2 2 1 1 3 2 2 2 2 2</td>	4 4 4 4 4 4 4 4 1 1 1 4 4 4 4 2 2 1 1 1 4 4 2 2 1 1 1 4 4 2 2 2 2 1 1 4 3 2 2 2 2 1 1 2 2 2 2 2 2 1 1 2 2 2 2 2 2 1 1 2 2 2 2 2 2 2 1 2 2 2 2 2 2 1 1 2	4 4 4 4 4 4 4 4 4 4 1 1 1 4 4 4 4 4 4 2 2 1 1 1 4 4 4 4 2 2 1 1 1 4 4 4 2 2 2 2 1 1 4 4 3 2 2 2 3 1 1 4 2 2 2 2 2 1 1 4 2 2 2 2 2 1 1 4 2 2 2 2 2 1 1 4 2 2 2 2 2 1 1 2 2 2 2 2 2 1 1 2 2 2 2 2 2 2 1 1 3 2 2 2 2 2

Fig. 5.5.2 - Disposição da malha do 2D-IAEA para entrada

no programa.

					0,7890 0,5579 29,29		
				0,6352 0,5020 20,97	0,9285 1,3634 -46,84	0,8073 0,6820 15,52	
			1,6105 1,9608 -21,75	1,3085 1,7027 -30,13	1,2267 1,5839 -29,12	1,1437 1,2136 -6,11	
		1,9782 2,3559 -19,09	1,8137 2,1938 -20,96	1,5932 1,9893 -24,86	1,4482 1,8683 -29,01	1,3194 1,8724 -41,91	0,9335 0,7648 -18,07
	1,9294 2,2559 -16,92	1,9906 2,3531 -18,21	1,7716 2,1138 -19,32	1,4457 1,8507 -28,01	1,4020 1,8031 -28,61	1,2858 1,7284 -34,42	0,9931 1,1925 -20,08
1,00 1,0	1,7618 2,1471 -21,87	1,9548 2,3155 -18,45	1,6316 2,0241 -24,06	0,8219 0,7545 8,20	1,2663 1,7096 -35,01	1,2644 1,7175 -35,84	1,0189 1,2189 -19,63

CITATION
MEF
Dif Rel.
(%)

Fig.5.5.3 - Distribuição da potência normalizada do problema 5.

• 1



Fig. 5.5.4 - Fluxo rápido normalizado do problema 5 na posição y = 100,0 cm.



Fig. 5.5.5 - Fluxo térmico normolizado do problema 5 na posição y= 100,0 cm .

	MALHA	MEF	CITATION	ERRO RELATIVO
ZION-1	13 x 13	1,27506	1,2751427 (80×80)	0,0065%
2D-TAFA	9 x 9	1,05009	1,033999	1,556%
	18 x 18	1,03506	(170 x 170)	0,1026%

Tab.5.7 - Valores do fator de multiplicação dos problemas 4, 5.

CAPITULO VI

CONCLUSÃO E TRABALHOS FUTUROS

Conforme resultados dos problemas apresentados no capitulo V, observa-se que o mētodo dos elementos finitos, utilizando-se de função de aproximação linear com elementos retangulares, não apresenta bons resultados para o cálculo de parâmetros diferenciais, tais como distribuição de fluxo е distribuição de potência. Isto se torna mais acentuado em pro blemas que apresentam fortes heterogeneidades, como o 2D-IAEA, onde os resultados obtidos não descrevem satisfatoriamente a distribuição de fluxo nas regiões de picos. Entretanto no que se refere ao parâmetro integral (fator de multiplicação) obte ve-se bons resultados com erros relativos inferiores a 1% com parado com o código CITATION. Apesar disso, a literatura mos tra que o MEF é uma técnica promissora, pois pode conduzir a considerável redução na memória e tempo computacional, uma vez que esta permite o uso de malhas largas para se obter uma pre cisão comparavel a métodos de malhas finas, como diferenças fi nitas.

Finalmente, salienta-se que tais imprecisões resultam, principalmente, do fato de ter-se usado funções bases bi lineares, as quais não conseguem descrever as grandes variações na distribuição de fluxo em elementos adjacentes com for tes heterogeneidades. Desta forma, o programa aqui desenvolvi do deve ser usado para o cálculo de parâmetros diferenciais apenas em núcleos cujos elementos não possuam grandes diferen ças nas constantes nucleares. Além disso, cumpre notar que para se obter uma boa precisão no valor dos parâmetros integrais, o MEF necessita um número muito menor de elementos do que o método de diferenças finitas (CITATION)..

Para trabalhos futuros fica a sugestão da utilização e comparação de funções de aproximação de maior ordem, com o<u>u</u> tras opções de condições de contorno, e por fim, a solução de problemas de difusão em geometria tridimensional.

REFERÊNCIAS BIBLIOGRAFICAS

- ABRAMOWITZ, M. & STEGUN, I.A. <u>Handbook of mathematical</u> <u>functions</u>. National Bureau of Standards. Wash. D. C., 1964.
- ACKROYD, R.T. A finite element method for neutron transport-I. Some theoretical considerations. <u>Ann.Nucl.Ener-</u> gy; 5(2):75-94, 1978.
- 3. ACROYD,R.T.; ZIVER,A.K.; GODDARD;J.H. A finite element method for neutron transport. Part IV: A comparison of some finite element functions of two group Benchmark problems with conventional solutions. <u>Ann. Nucl. Energy</u>. <u>7</u>(6): 335-49, 1980.
- AZEKURA, K. Generalization of new finite element method using imaginary nodal points. <u>J.Nucl.Sci.Tech.</u>, <u>17</u>(2): 900-907, 1980.
- 5. AZEKURA,K. New finite element solution technique for neutron diffusion equations. J.Nucl.Sci.Tech., <u>17</u>(2):89-97,1980.
- 6. BATHE,K.J. & WILSON,E.L. <u>Numerical methods in finite element</u> analysis. New Jersey, Prentice-Hall, 1976.
- 7. BELL,G.I. & GLASSTONE,S. Nuclear reactor theory. 1970.
- BISWAS, D.; RAM, K.S.; RAO, S.S. Applications of 'natural coordinate system' in the finite element solution of multigroup neutron diffusion equation. <u>Ann. Nucl. Energy</u>, <u>3</u>:465-69, 1976.
- DEPPE,L.O. & HANSEN,K.F. Application of the finite element method to two-dimensional diffusion problems. <u>Nucl. Sci.</u> Eng., <u>54</u>:456-65, 1974.
- 10. DEPPE,L.O. & HANSEN, K.F. <u>The finite element method applied</u> <u>to neutron diffusion problems</u>. USAEC, Chicago Operations Office, 1974. (COO-2262-1).

- 11. DUDERSTADT, J.J. & HAMILTON,L.J. <u>Nuclear reactor analysis</u>. New York, John Wiley, 1976.
- 12. FINLAYSON, B.A. & SCRIVEN, L.E. The method of weighted residuals - A review. Appl.Mech.Rev., <u>19</u>(9):735-48, 1966.
- 13. FOWLER, T.B.; VONDY, D.R.; CUNNINGHAM, G.W. <u>Nuclear reactor</u> <u>core analysis code: CITATION</u>. Oak Ridge, Tenn., Oak Ridge National Laboratory, 1971.(ORNL-TM-2496-Rev.2).
- 14. FRANKE, H.P. <u>Studies on the numerical solution of three-</u> <u>dimensional stationary diffusion equations using the</u> <u>finite element method</u>. Stuttgard Univ., Germany F.R., Inst. fuer Kernenergetik, 1976. (IKE-4-53).
- 15. FRANKE, H.P. Three-dimensional reactor physics calculations with the finite element method. <u>Atomkernenergie</u>, <u>30</u>(2): 88-94, 1977.
- 16. FRANKE, H.P. Using the finite element methods to calculate three dimensional problems in reactor physics. Bonn Germany, F.R., Kertechnishe Gessellschaft in Deutschen Atomforum, 1977. (AED=CONF-77-007-000).
- 17. FUJIMURA,T. ; TSUTSUI,T.; HORIKAMI,K.; NAKAHARA,Y.; OHNISHI, T. Application of finite element method to two-dimensional multigroup neutron transpot equations in cylindrical geometry. J.Nucl.Sci.Tech., 14(8):541-50, 1977.
- 18. GALLAGHER, R.H. <u>Finite element analysis: fundamentals</u>. Englewood Cliffs, New Jersey, Prentice-Hall, 1975.
- 19. GALLIARA, J. & WILLIANS, M.M.R. A finite element method for neutron transport-II. Some practical considerations. <u>Ann.</u> Nucl. Energy, <u>6</u>(4):205-23, 1979.
- 20. GRAVES, Jr., H.W. <u>Nuclear fuel management</u>. New York, John Wiley, 1979.
- 21. HENNART, J.P. & MUND, E.H. Singularities in the finite element approximation of two-dimensional diffusion problems. <u>Nucl</u>. Sci. Eng., <u>62</u>:55-68, 1977.

- 22. HENRY,A.F. <u>Nuclear reactor analysis</u>. Massachusets, Massachusets Institute of Technology, 1975.
- 23. HORIKAMI,K.; NAKAHARA,Y.; FUJIMURA,T. <u>Finite element method</u> for solving neutron transport problems in two-dimensional <u>cylindrical geometry</u>. Yokyo, Japan Atomic Energy Research, Inst., 1974. (JAERI-M-5793).
- 24. HUEBNER, K.H. The finite element method for engineers. New York, Wiley Interscience 1975.
- 25. ISE,T.; NAKAHARA,Y.; YAMAZAKI,T. <u>FEMBABEL- a computer</u> program for solving three-dimensional neutron diffusion equation by the finite element method. Tokyo, Japan Atomic Energy Research, Inst., 1978. (JAERI-1256).
- 26. KANG,C.M. & HANSEN,K.F. Finite element methods for reactor analysis. <u>Nucl. Sci. Eng.</u>, <u>51</u>:456-95, 1973.
- 27. KANG,C.M. & HANSEN,K.F. <u>Finite element methods for space</u> <u>time reactor analysis</u>. Cambridge, Massachusets Institute of Technology, 1971. (MIT-3903-5).
- 28. KAPER, H.G.; LEAF,G.K.; LINDEMAN,A.J. <u>Applications of finite</u> <u>element method in reactor mathematics. Numerical solution</u> <u>of the neutron diffusion equation</u>. Ill., Argonne National Lab., 1972. (ANL-7925).
- 29. KAPER,H.G.; LEAF,G.K.; LINDEMAN,A.J. <u>Applications of finite</u> <u>element method in reactor mathematics. Numerical solutions</u> <u>of the neutron transport equations</u>. Ill, Argonne National Lab., 1974. (ANL-8126).
- 30. KAVENOKY,A. & LAUTARD,J.J. A finite element depletion diffusion calculation method with space-dependent cross--sections. <u>Nucl. Sci. Eng.</u>, <u>64</u>(2):563-75, 1977.
- 31. LAMARSH, J.R. Introduction to nuclear reactor theory. Mass., Addison-Wesley, 1966.
- 32. LAUTARD, J.J.J. New finite element representation for 3D reactor calculations. In: ADVANCES in mathematical methods for the solution of nuclear engineering problem: proceedings of the international topical meeting on..., held in Munchen 27-29 april, 1981. (Separata)

- 33. LEWIS, E.E.; MILLER, W.F.; HENRY, T.P. A two-dimensional finite element method for integral neutron transport calculations. Nucl. Sci. Eng., <u>58</u>:203-12, 1975.
- 34. MARTIM,W.R. Convergence of the finite element method in neutron transport. Trans.Am.Nucl.Soc., <u>22</u>:211, 1975.
- 35. MARTIM,W.R. & DUDERSTADT,J.J. Finite element solution of the neutron transport equation with applications to strong heterogeneities. Nucl.Sci.Eng., <u>62</u>(3):371-90,1977-
- 36. MILLER,W.F.; LEWIS,E.E.; ROSSOW,E.C. The application of phase -space finite elements to the one-dimensional neutron transport equations. Nucl.Sci.Eng., <u>51</u>:148-56, 1973.
- 37. MILLER,W.F.; LEWIS,E.E.; ROSSOW,E.C. The application of phase-space finite elements to the two-dimensional neutron transport equation in X-Y geometry. <u>Nucl.Sci.Eng.</u>, <u>52</u>: 12-22, (1973).
- 38. MISFELDT, I. Solution of the multigroup neutron diffusion equations by the finite element method. Riso, Danish Atomic Energy Commission, 1975 (RISO-M-1809).
- 39. MISFELDT, I. <u>The program FEM 3D users manual</u>, Riso, Danish Atomic Commission, 1975 (RISO-M-1969).
- 40. MORDAND, M. ZEPHYR: a new finite-element transport code for several two-dimensional geometries. <u>Trans.Am.Nucl.Soc</u>. <u>24</u>:187, 1976.
- 41. NAKAMURA,S. <u>Computational methods in engineering and science</u>. John Wiley, New York, 1977.
- 42. NAKAMURA,S. & OHNISHI, T. The iterativa solutions for the finite element method. In: INT... AT... EN... AG.. <u>Nu</u>-<u>merical reactor calculations: proceedings of a seminar on...</u>, <u>held in Vienna 17-21 January</u>, 1972. 1972 p.639-56.

73

- 43. NAKATA, H. <u>The finite element response matrix method for</u> <u>coarse mesh reactor analysis</u>. Michigan, 1981 (PhD. thesis, University of Michigan).
- 44. NORRIE, D.H. & VRIES, G. <u>An introduction to finite element</u> analysis. London, Academic 1978.
- 45. ODEN,J.T. & REDDY,J.N. <u>An introduction to the mathematical</u> theory of finite elements. New York, John Wiley, 1976.
- 46. PETRIE, I.M.; CROSS, N.F. <u>KENO IV</u>, Oak Ridge, Tn. Oak Ridge National Lab., 1975. (ORNL-4938).
- 47. PITKÄRANTA,J. & SILVENNOINEN,P. Computational experimentation on the finite element method in bare slab criticality cal culations. Nucl. Sci. Eng. <u>50</u>:297-300, 1972.
- PITKÄRANTA, J. & SILVENNOINEN, P. Finite element analysis of some critical fast assemblies. <u>Nucl.Sci.Eng</u>. <u>52</u>:447-453, 1973.
- 49. RODRIGUES,A.F. <u>Solução de sistemas esparsos de equações al-</u> <u>gébricas lineares por métodos diretos</u>. São Paulo, 1979 (Dissertação de Mestrado, Escola Politécnica, Universidade de São Paulo).
- 50. SCHMIDT,F.A.R. <u>Finite element methods for the solution of</u> <u>multidimensional reactor physics problems.</u> Stuttgart Univ., Germany, Inst. fuer Keinenergetik 1979 (IKE-4-88).
- 51. SCHMIDT,F.A.R. Finite element application to global reactor analysis. In: ADVANCES in mathematical methods for the solution of nuclear engineering problems, proceedings of the International topical meeting on ... held in Munchen, 27-29 abril, 1981. (Separata).
- 52. SEMENZA,L.A.; LEWIS,E.E.; ROSSOW,E.C. The application of the finite element method to the multigroup neutron diffusion equation. Nucl.Sci.Eng. <u>47</u>:302-310, 1972.

•

53. SPLAWSKI,B.A.; ZIVER,A.K.; GALLIARA,J. Using orthogonal function with a finite element method for approximating even-parity neutron flux in slab geometry. <u>Nucl.Sci.Eng</u>. <u>77</u>:351_354, 1981.

- 54. TOMLINSON, E.T.; ROBINSON, J.C. Solution of the finite element diffusion and P_{sub} (1) equations by iteration. <u>Nucl.Sci</u>. Eng. <u>63</u>(2): 167-178, 1977.
- 55. YAMAGUCHI,M. <u>Estudo e aplicação de códigos nucleares dispo-</u> <u>níveis no IPEN em problemas de física de reatores depen-</u> <u>dentes do tempo</u>. São Paulo, 1980.(Dissertação de Mestrado, Instituto de Pesquisas Energéticas e Nucleares).
- 56. YUAN ,Y.C.; LEWIS,E.E.; MILLER,W.F. Iterative solutions methods for two dimensional finite element approximations in neutron transport. In: AMERICAN NUCLEAR SOCIETY. Computational methods in nuclear engineering: proceedings of the conference on..., held in Charleston, S.C. April 15-17, 1975. V.2, Sec. 33, p.85-100.
- 57. WILLIAMS, M.M.R. & GODDARD, J.H.A. eds. Finite element methods in radiation physics: proceedings of an international seminar held at Imperial College of Science and Technologi, London University 23-24 April 1981. In: <u>Ann. Nucl. Energy</u>, <u>8</u>(11/12): 539-722, 1981.
- 58. ZIENKIEWICZ, O.C. <u>The finite element method</u>. London, McGra--Hill, 1977.

APÉNDICE A

PRINCÍPIOS VARIACIONAIS E A SOLUÇÃO DA EQ. DE DIFUSÃO

Seja Ω um domínio de R² com contorno $\partial\Omega$ e seja C⁽²⁾ (Ω) o conjunto de todas as funções que possuem derivados de lª e 2ª em Ω . Para uma função $\overline{\Phi}$ em Ω define-se o conjunto.

 $U = \{\overline{\phi} \in C^{(2)}(\Omega) | \overline{\phi} \text{ espefificado em } \partial\Omega \} .$

O problema é achar uma função $\overline{\phi}$ tal que I tenha valores extremos onde I é dado por

$$I = \int_{\Omega} (F(r), \overline{\phi}(r), \overline{\phi}'(r)) d\Omega \qquad (A.1)$$

O conjunto de todas as funções que satisfazem (A.1) são dados por

$$\overline{\phi}(\mathbf{r},\varepsilon) = \phi(\mathbf{r}) + \varepsilon \eta(\mathbf{r}) \tag{A.2}$$

onde $\epsilon\eta(r)$ representa a variação de $\phi(r)$ e $\eta(r)$ é tal que $\eta=0$ para r 6 $\partial\Omega$ e $\eta>0$ para r 6 Ω . O valor de $\overline{\phi}$ que extremiza I também é a solução de um problema de valor no contorno. Assim para I dado pela expressão

$$I = \frac{1}{2} \int_{\Omega} \{-D[\nabla \overline{\phi}]^2 - \Sigma a \overline{\phi}^2 + 2S\overline{\phi}\} d\Omega , \qquad (A.3)$$

prova-se que a função que extremiza I é a solução da equação

$$D \nabla^2 \phi - \Sigma a \phi + S = 0 \qquad (A.4)$$

Para isso substituindo (A.2) em (A.3) obtém-se

$$I(\varepsilon) = \frac{1}{2} \int_{\Omega} \{-D[\nabla(\phi + \varepsilon_{\Pi})]^2 - \Sigma_a(\phi + \varepsilon_{\Pi})^2 + 2S(\phi + \varepsilon_{\Pi})\} d\Omega \quad . \quad (A.5)$$

Aplicando o princípio variacional, isto é, fazendo $\frac{\partial I}{\partial \varepsilon} \Big| = 0$, a equação (A.5) torna-se $\varepsilon = 0$

$$\int_{\Omega} \{ -D [\nabla (\phi + \varepsilon \eta) \eta] - \Sigma a (\phi + \varepsilon \eta) \eta + S \eta \} \bigg|_{\varepsilon = 0} d\Omega = 0$$

ou

$$\int_{\Omega} \{-D \nabla [\phi_n] - \Sigma a \phi_n + S_n\} d\Omega = 0$$

$$\int_{\Omega} \{-D [(\nabla \phi) (\nabla n)] - \Sigma a \phi_n + S_n\} d\Omega = 0$$
(A.6)
(A.7)

•

Integrando por partes o primeiro termo da equação (A.7) obtém-se

$$-\int_{\partial\Omega} D \frac{d\phi}{d\eta} \eta d(\partial\Omega) + \int_{\Omega} \eta D \nabla^2 \phi d\Omega + \int_{\Omega} \{-\Sigma a\phi\eta + S\eta\} d\Omega = 0 \quad (A.8)$$

a integral no contorno ($\partial\Omega$) se anula pois $\eta=0$ em $\partial\Omega$, e mais, ϕ é especificada em $\partial\Omega$. Portanto

$$\int_{\Omega} \eta \{ D\nabla^2 \phi - \Sigma a \phi + S \} d\Omega = 0$$
 (A.9)

•

e, desde que η>0 , para ∀r € Ω, então

$$D\nabla^2 \phi - \Sigma a \phi + S = 0$$

APÊNDICE B

B.1. ALGORÍTMO PARA A SOLUÇÃO DA EQUAÇÃO DE DIFUSÃO MULTIGRUPO

As equações na forma matricial resultantes da aplicação do MEF, com a têcnica dos resíduos ponderados, para cada grupo de energia, conforme apresentado na seção 4.3, são da forma

onde g = 1, 2, 3...G indica grupo de energia, F = matriz correspondente ao termo de fuga, $\widetilde{R} = matriz$ correspondente ao termo de remoção, $\widetilde{E} = matriz$ correspondente ao termo de espalhamento, $\widetilde{K} = fator de multiplicação efetivo,$ $\chi_g = espectro dos nêutrons de fissão,$ S = matriz correspondente ao termo fonte de fissão, $\widetilde{\phi} = vetor fluxo de nêutrons.$ A matriz correspondente ao termo fonte de fissão é obtida pela expressão,

$$S = \sum_{h=1}^{G} \sum_{h=1}^{f} \phi_{h} , \qquad (B.1.2)$$

onde $\sum_{h}^{f} \tilde{e}$ a matriz cujos elementos representam o produto de v_h por \sum_{h}^{f} definidos anteriormente (Cap. IV).

No conjunto das equações (B.1.1) o lado direito da igualdade de cada equação, em princípio, não está definida, <u>u</u> ma vez que a matriz S não é conhecida pois seu valor depende dos parâmetros incógnitas que formam o vetor ϕ . Assim, faz-se uma estimativa de S, $S \simeq S^{(0)}$ e $K \simeq K^{(0)}$. Para o cálculo de $S^{(0)}$ pela expressão (B.1.2) assume-se uma primeira aproximação para $\mathfrak{L}_{h} \simeq \phi_{h}^{(0)}$, obtendo-se assim, de imediato, o termo $S^{(0)}$. Com o valor de $S^{(0)}$ pode-se resolver a equação de difusão discretizada para o primeiro grupo, na forma

$$E_{1} \phi_{1}^{(1)} + R_{1} \phi_{1}^{(1)} = \frac{1}{\kappa^{(0)}} \chi_{1} S_{1}^{(0)} \star, \qquad (B.1.3)$$

obtendo-se como solução o valor $\phi_1^{(1)}$. Com esse valor calculado, pode-se estimar uma nova fonte de fissão $S^{(1)}$, notando que para o termo correspondente ao fluxo do grupo l este valor é atualizado com o calculado pela equação (B.1.3). Este processo se repete a medida que se calculam os valores ϕ para cada grupo de energia, de tal modo que S ao final da primeira iteração é o resultado que envolve os fluxos totais calculados na primeira iteração.

O auto valor K é considerado constante para cada it<u>e</u> ração, sendo essa grandeza recalculada apenas no final de cada processo iterativo pela expressão,

^{*}Os superscritos indicam o número da iteração.

$$\kappa^{n+1} = \frac{\int_{\Omega}^{S^{(n+1)} d\Omega}}{\frac{1}{\kappa^{(n)}} \int_{\Omega}^{S^{(n)} d\Omega}}$$
(B.1.4)

O procedimento iterativo é finalizado quando os seguintes critérios de convergência são satisfeitos:

$$\left| \frac{K^{(n)} - K^{(n-1)}}{K^{(n)}} \right| < \varepsilon_1 \qquad (B.1.5a)$$

е

máx
$$\left| \frac{s^{(n)} - s^{(n-1)}}{s^{(n)}} \right| < \varepsilon_2$$
, (B.1.5b)

onde $\varepsilon_1 = \varepsilon_2 s$ ão quantidades especificadas.

Esse esquema de solução sucessiva das equações na d<u>i</u> reção decrescente das energias é empregada pela hipótese de que não há espalhamento de nêutrons de um determinado grupo de energia para grupos de energia mais elevados.

B.2. ESTIMATIVA DA INTEGRAL DE S

Nesse trabalho, o cálculo de $\int_{\Omega} Sd\Omega$ presente na expressão que calcula o valor de K, foi aproximada numericamente pela expressão /1/.

$$\frac{1}{4h^2} \iint_{\Omega} f(x,y) dx dy = \sum_{i=1}^{n} w_i f(x_i, y_i) + R , \quad (B.2.1)$$

onde

(×, ,y,)	W _i	
(0,0)	4/9	
(±h,±h)	1/36	$R = 0(h^4)$
(±h,0)	1/9	
(0,±h)	1/9	

e os pontos (x_i, y_i) mostrados na figura B.2.1



Fig. B.2.1 - Ilustração dos pontos para integração dupla num<u>é</u> rica

A determinação de S correspondente aos pontos médios dos lados do quadrilátero (que representa um elemento), foi feita pela fórmula de Taylor, ou seja

$$S_{i+1/2} = S_i + S_i'(2h/2) + S_i'' \frac{(2h/2)^2}{2!}$$
, (B.2.2)

onde

$$S'_{i} = \frac{S_{i+1} - S_{i-1}}{4h}$$
, (B.2.3)

$$S_{i}^{"} = \frac{S_{i+1} - 2S_{i} + S_{i-1}}{(2h)^{2}}$$

B.3. FLUXOGRAMA DO PROGRAMA

As soluções numéricas dos problemas foram obtidas obtidas por meio de um programa de computador em linguagem FORTRAN IV, processado pelo sistema IBM 370/155 do IPEN.

O programa consta de um programa principal e seis subrotinas auxiliares conforme figura B.3.1



Fig. B.3.1 - Estrutura do programa.

A Subrotina l (IMP) consiste apenas de um programa para impressão dos resultados. Os elementos da matriz de fuga+remoção são calculados pela subrotina 2 (MATRII), e os el<u>e</u> mentos da matriz correspondente ao termo de fonte são calcul<u>a</u> dos pela subrotina 3 (MATRI2). Esta mesma calcula ainda o te<u>r</u> mo de espalhamento. A subrotina 4 (SOMAF), calcula numericamente a integral de superfície. As posições dos elementos não nulos da matriz de remoção+fuga necessárias no algorítmo que soluciona o sistema de equação - subrotina 6 (SPAMAl)/49/são fornecidas pela subrotina 5 (SPAM).

Salienta-se que o programa em simples precisão não é otimizado, não usando nenhum processo de aceleração da convergência.

Na Figura B.3.2 é apresentada o fluxograma do programa, de maneira simplificada. A seguir, para exemplificação, é mostrada a saída do programa de um problema amostra, e ainda os cartões para a entrada de dados, tais como número de pontos da malha, número de grupos de energia, precisão, dados nucleares, etc..



Fig. 8.3.2 - Fluxograma do programa.

INSTRUÇÕES PARA ENTRADA NO PROGRAMA

CARTÃO	NOME	COLUNA	FORMATO	DESCRIÇÃO
1	TITU	1-72	18A4	título do problema
2	II	1-3	13	nº de elementos na direção x
	JJ	4-6	13	nº de elementos na direção y
	IGG	7-9	13	nº de grupos de energia
	ITMAX	12-14	13	nº máximo de iterações
	EP1	17-23	E7.1	precisão de K
	ХКØ	26-28	F3.1	l ^a estimativa de K
	NC1	30-32	12	nº de zonas
	EP2	34-40	E7.1	precisão de S
3	ELX	1-10	F10.0	comprimento do núcleo na direção x
	ELY	11-20	F10.0	comprimento do núcleo na direção y
	XNI	21-30	F10.0	valor de v _g
4	QUI(IG)	1-80	F10.0	valor de χ por grupo de energia
5	INZ(I)	1-80	4012	tipo de zona de cada elemento (da esquerda p/ direita, de baixo pa- ra cima)
6	HX(I) .	1-80	8F10.0	largura de cada elemento no senti do do eixo x
7	НΥ(J)	1-80	8F10.0	largura de cada elemento no sent <u>i</u> do do eixo y
8	A(INC,I)	1-80	8F10.0	*
9	FLUØ(INC,I)	1-80	8F10.0	*

* As entradas das constantes nucleares de cada grupo e zona é feita do seguinte modo.

- Seção de choque de remoção, fissão ($\nu\Sigma_{f}$) e D, em um cartão para cada

2 Seção de choque de remoção, rissão (02;) e b, em um curvao para contra contra zona para o primeiro grupo.
Para os grupos de 2 a IGG
1. Seção de choque de espalhamento (Σ_{1→g}^S,...Σ_{g-1,g}).
2. Seção de choque de remoção, fissão (νΣ₁) e D, num mesmo cartão.
Os itens 1 e 2 são repetidos para todas as zonas de cada grupo, até o sitema apuna ICC ūltimo grupo IGG.

Listagem do programa

```
С
 0000
       ESTE PROGRAMA CALCULA D FLUXO DE NEUTRONS E O FATOR
       DE MULTIPLICACAD, PELA EQUACAD DE DIFUSAD
       SOLUCIONADA PELO METODO DOS ELEMENTOS FINITOS
       EM DUAS DIMENSOES (X-Y)
 C
        CCMMON/DEL/HX(20),HY(20)
        CCMMON/REG1/A(400,300).D(20,20).SIGR(20,20)
        CCMMON/REG2/IC(400,300),INZ(400)
        CGMMON/REG3/11, JJ, 1GG, 1C1, 1C2, 1C3, 1C4, 1C5, 1C6, 1C7, NLOG
        CCMMON/REG6/S0(20,20)
        CCMMON/REG7/S21(400)+FLU(400)
        DIMENSION FLU0(400,5),QUI(5),S1(400),DF(400),S11(400),
       * SIGSP(20,20),XNIS(20,20),SA1(400),POT(20,20),R(20,20),
       * AXNIS(20,20,5),ICA(400,20),INZA(400),FLU00(400,10),
       # TITU(20),XNI(5)
 C
 C
C
       LEITURA E IMPRESSAO DOS DADOS
        READ(5,100)(TITU(1),1=1,18)
 100
        FCRMAT(18A4)
        WRITE(6,101) (TITUII), I=1,18)
        FORMAT(1X, 18A4)
 101
        EPS=1.0E-05
        15=2
        NZM=1
        READ(5,10) II, JJ, IGG, ITMAX, EP1, XKO, NC1, EP2
        FORMAT(313,2X,13,2X,E7.1,2X,F3.1,1X,12,1X,E7.1)
 10
        WRITE16+11)NC1
        FORMATI/1X, NUM. DE ZONAS = 12
  11
        LL+11=N
        READ(5,20)ELX,ELY,(XNI(IG),IG=1,IGG)
. 20
        FORMAT(8F10.0)
        IF=N
        READ(5,40)(CUI(IG),IG=1,IGG)
 40
        FCRMAT(8F10.0)
        READ(5,1)(INZ(1),I=1,N)
        FORMAT(4012)
  1
        WRITE(6,13)
 13
        FORMAT(1X, *CONFIGURACAD DD REATOR*)
        IN=N
        DC 18 J=1,JJ
        IN1 = IN - II + I
        WRITE(6,12)(INZ(1),1=IN1,IN)
        IN=IN1-1
        CENTINUE
  18
  12
        FCRMAT (3X,4012)
        READ(5,4;1HX(I),I=1,II)
        READ(5,4)(HY(J),J=1,JJ)
        WRIJE(6,21)
 21
        FORMAT(/1X, "LARGURA DAS MALHAS NA DIRECAD:")
        WRITE(6,5)(HX(I),I=1,II)
        WRITE(6,17)(HY(J),J=1,JJ)
        WRITE(6,14)
        FORMAT(/1X, VALORES DOS DADOS NUCLEARES DE ENTRADA*)
  14
        FERMAT(/1x, *x:*, 20(1x, F4-1))
  5
        FCRMAT(/1X, 'Y: ', 20(1X, F4.1))
  17
        DO 6 IG=1,IGG
        IGI = IG - 1
        DC 7 INC=1,NCI
        IF(IG.EQ.1) GD TO 30
        READ(5,4) (A(INC, I), 1=1, 1G1)
        wRITE(6,15)(A(INC,1),I=1,IG1)
 30
        REAC(5,4)(FLUO(INC,1),1=1,3)
        WRITE16,15) (FLU0(INC,I),I=1,3)
  7
        CONTINUE
        FCRMAT(1X,8(3X,E12.6))
  15
        FORMATI BF 10. C)
  4
 С
 С
        COMPOSICAD DAS MATRIZES PARA TODOS OS GRUPOS
  C.
        1F(IG.EQ.1) GO TO 41
        DG & IK=1+IG1
        I1=0
        DC 9 J=1,JJ
```

```
DO 5 I=1, II
      11=11+1
      NC=INZ(11)
      SIGSP(I+J)=A(NC+IK)/36.
9
      CONTINUE
      NLCG=10
      CALL MATRIZISIGSP)
      CENTINUE
8
41
      I1=C
      DO 16 J=1,JJ
      DG 16 I=1+II
      11=11+1
      NC=INZ(I1)
      SIGR(I,J)=FLU0(NC,1)/36.
      AXNIS(I+J+IG)=FLU0(NC+2)
      XNIS(I, J)=FLU0(NC.2)/36.
      D(1,J)=FLU0(NC,3)/3
16
      CENTINUE
      CALL MATRII
      NLOG=9
      CALL MATRIZ(XNIS)
      CONTINUE
6
      END FILE 8
      END FILE 9
      END FILE 10
      REWIND 8
      REWIND 9
      REWIND 10
      00 700 J=1,JJ
700
      SO(II+1+J)=0.
      DC 701 I=1+II
      SO[1, II+1)=0.
701
      SO(II+1,JJ+1)=0.
С
      DG 710 IG=1,IGG
      DG 710 I=1.N
.
                            - .
      FLUCO(1,13)=1.
      FLU0[[,IG]=1.
710
      CONTINUE
      DO 80 I=1,N
      Sil(1)=0.
80
      CALL SPAM
      DO 81 I=1,N
      INZA(I)=INZ(I)
      DO 81 J=1,9
                                           .
      ICA(I,J) = IC(I,J)
81
      CCNTINUE
С
С
      CALCULO DO TERMO DE FONTE PARA O FLUXO INICIAL
С
      DC 61 1G=1,1GG
      DC 490 I=1.N
DC 490 J=1.9
490
      A(I,J)=0.
      READ(9) ((A(I,J), J=1,9), I=1,N)
      DO 62 I=1.N
      S1(I)=0.
      K 2 = INZA(I)
                                • •
      DC 62 K1=1,K2
      K=1CA(1,K1)
      S1(I)=S1(I)+A(I,K1)*FLUOD(K,IG)
62
      DC 63 I=1.N
      S11(1)=S11(1)+S1(1)
63
61
      CENTINUE
      REWIND 9
      DO 64 I=1,II
      DC 64 J=1,JJ
      SC(1,J)=0.
64
      IK=0
      DO 500 1=1+11
      DC 501 J=1,JJ
      II=IK*JJ+J
      SO(1,J)=S11(11)
501
      CENTINUE
      IK=IK+1
500
      CONTINUE
```

```
С
 С
        CALCULO DA INTEGRAL DE S PARA C FLUXO INICIAL
 Č
        CALL SOMAF(SSO)
 С
 С
        CALCULO DO SISTEMA PARA O PRIMEIRO GRUPO
 С
        IT=0
         DC 92 IG=1,IGG
DO 92 I=1,N
 95
 92
         FLU00(1, IG)=FLU0(1, IG)
         IG=1
           DO 91 I=1.N
        S21(I)=(QUI(I)/XKO)*S11(I)
 91
        CONTINUE
        DC 491 I=1,N
        DC 491 J=1,9
        A(I,J)=0.
REAC(8 } ((A(I,J),J=1,9),I=1,N)
 491
        CALL SPAM
 C
 ¢
 C
           SUBROTINA PARA A SOLUCAO DE SISTEMA DO GRUPO RAPIDO
        CALL SPAMAL(N, EPS, IS, NZM, IF)
 C
 С
        CC 97 I=1,N
        FLUC(I,1) -FLU(I)
 97
        CONTINUE
 С
 C
           SOLUCAD DOS SISTEMAS DO GRUPO 2 ATE G
 С
 С
           CALCULO DA NOVA INTEGRAL DA FONTE
 С
           . -
 С
 C
           CO 110 IG=2,IGG
 С
           CALCULO DO TERMO DE FUNTE
· C
× C
        IG = IG - 1
        DG 98 I=1,N
98
        S11(I)=0.
        DO 71 IG3=1,IGG
        CC 800 I=1.N
        DG 800 J=1.9
 800
        A(1,J)=0.
        READ(9) ((A(I,J),J=1,9),I=1,N)
        DO 72 I=1.N
        S1(I)=0.
        K2=INZA(I)
        DC 72 K1=1,K2
        K=ICA(1,K1)
        S1(I)=S1(I)+A(I,K1)*FLU0(K,IG3)
 72
        DC 75 I=1,N
        S11(I)=S11(I)+S1(I)
 75
 71
        CONTINUE
        REWIND 9
        DO 74 I=1.N
        S21(1) = (QUI(IG) / XKO) * S11(I)
 74
        CENTINUE
 L
 ¢
 C
           CALCULO DC TERMO DE ESPALHAMENTO
 Ċ
        DE 99 1=1,N
 99
        SA1(1)=0.
        DO.122 164=1,161
        DC 810 I=1,N
        DO 810 J=1,9
        A(1,J)=0.
 810
        READ(10) ((A(I,J), J=1,9), I=1,N)
        DO 123 1=1.N
        S1(I)=0.
        K2=INZA(1)
        DO 123 K1=1,K2
        K=ICA(I,KI)
```

123 SI([]=SI([)+A([,K1)*FLUO(K,IG4) DG 125 I=1, N SA1(I)=SA1(I)+S1(I) 125 **CONTINUE** 122 CENTINUE DO 124 I=1,N S21(I)=S21(I)+SA1(I) 124 CONTINUE DC 502 I=1.N DC 502 J=1,9 502 A(I,J)=0. REAC(8) ((A(I,J),J=1,9),I=1,N) CALL SPAM С С SUBROTINA PARA A RESOLUCAD DO SISTEMA DE EQUACOES С CALL SPAMAL(N, EPS, IS, NZM, IF) С C CALCULO DO TERMO DE FONTE ε OG 111 I=1,N 111 FLUO(I,IG) = FLU(I)110 CENTINUE REWIND 8 REWIND 10 DC 113 I=1,N S11(I)=0. CENTINUE 113 00 131 IG=1+IGG DC 503 I=1,N DC 503 J=1,9 503 A(1,J)=0. REAC(9) ((A(1,J),J=1,9),I=1,N) DO 132 1=1+N / S1(I)=0. K2=INZA(I) DD 132 K1=1,K2 K=ICA(1,K1) S1(1)=S1(1)+A(1,K1)*FLUO(K,IG) 132 CENTINUE DC 135 1=1,N S11(1)=S11(1)+S1(1) CENTINUE 135 131 CENTINUE **REWIND 9** DC 65 I=1,II DD 65 J=1,JJ 65 SO(I,J)=0. 1 K = C DC 133 I=1,I1 DC 134 J=1,JJ $POT(I_+J)=C_-$ II=IK#JJ+J SC(I,J) = SII(II)134 CONTINUE IK = IK + I133 CENTINUE С С CALCULO DA INTEGRAL DE S С CALL SOMAF(SS) С С CALCULD DO FATOR DE MULTIPLICACAD C XK=>KO*SS/SSO IF((ABS(XK-XKO)). LT. EPI) GO TO 201 IF(IT.GE.ITMAX) GO TO 615 XK1=1./XK XK0=XK SSC=SS11 = 11 + 1GC 10 95 201 DC 210 IG=1,1GG 00 220 I=1,N DF(I)=A8S(FLU0(I,1GG)-FLU00(1,1GG)) 220 DFMAX=DF(1) DC 230 I=1,N 1F(DF(1). GT. DFMAX)DFMAX=DF(1) 230

210	CCNTINUE
	IF(CFMAX .GT. EP2) GO TO 96
96	IF(IT .LT. ITMAX) GO TO 95
615	XK1=1•/XK
	WRITE(6,609)XK,XK1,EP1,EP2,IT
	DC 602 I=1,II
	DC 602 J=1,JJ
602	XNIS(1,J)=0-
· · · ·	· PI1=0.
	DC 600 IG=1,IGG
•	[K=0
	DC 770 I=1, II
	DO 771 J=1+JJ
	I f = IK *77+7
	FCT(I,J)=FLU0(11,IG)
771	CCNTINUE
	IK=1K+1
770	CCNTINUE
	DC 780 I=2,II
	DC 780 J=2,JJ
	1F(POTLI,J)-GE-01GO TO 780
	P=HX(I-1)/(HX(I-1)+HX(I))
	Q=HY(J-1)/(HY(J-1)+HY(J))
	PC1(I,JJ+I)=0.
	P01(11+1,JJ+1)=0.
-	PGT(1, j) = (1, -P) + (1, -Q) + POT((1-1, j-1) + Q)
	#P*[1-CJ*PU(11+1,J-1)+U*(1-~Q)*PUT(I-1,J+1)+
30.0	#P#Q#PU((1+1,)
100	
	$\Delta (1, 1) = \Delta X N I S (1, 1, 1G) / X N I (1G)$
λ.	PT 1 = PT 1 + A (I + J) + P (T (I + J) + H X (I) + H Y (J)
	$X \times I $ (1, J) = X \times I (1, J) + A (1, J) + P (T (1, J)
603	CENTINUE
	WRITE(6+231)IG
	CALL IMP (II,JJ,POT)
600	CCNT INUE
	PT=PT1/(ELX*ELY)
	DO 611 I=1,II
	06 411 J=1+JJ
	R(I,J)=XNIS(I,J)/PT
611	CENTINUE
	WRITE(6,606)
	CALL IMP(II,JJ,XNIS)
231	FORMAT(//1X, *FLUXU DO GRUPO *,I2)
606	FERMAT(//1X, DISTRIBUICAD DA PCTENCIA+)
609	FORMAT(//5X, FATUR DE MULTIPLICACAO (KEF) = ',E12.6,//5X,
	* 1/KEF = ',E12.6,//5X, 'PRECISAD DO FATOR DE MULT. = ',
	$*E12.5_{1}/5x_{1}$ PRECISAU DU FLUXU = ',E12.5_{1}/5x_{1}
	* NUMERU DE ITERACUES = ',13)
	STUP
	SUBROUTINE IMPETIT, JJ, PIJ
	N1=53/10
	NRE-55-NIFIO
	12=K+10
	NRTIF(6,2003)(.1, 1=1), 12)
	0^{-2002}]=].]]
	$R1TE(6,2005)I \cdot (P1(I,J) \cdot J = (1,J2)$
2002	CUNTINUE
2001	IF(NKE+EQ+0) GO TO 2006
~~~~	WRITE16,2003)(J,J=N2,11)
	DC 2006 1=1+11

.

WRITE(6,2005)I,(F1(1,J),J=N2,JJ) 2006 CENTINUE FCHMAT(/2X,10(SX,13)) 2003 FCRMAT(1>,13,2x,1C(1x,E11.4)) 2005 RETURN ENC SUBRCUTINE MATRII SUERCTINA PARA A COMPOSICAD DA MATRIZ C С CEMMEN/DEL/HX(2C)+HY(2C) CCMMCN/REG1/A(400,300),0(20,20),SIGR(20,20) CCMMCN/REG3/11, JJ, 166, 101, 102, 103, 104, 105, 106, 107, NLCG С 101=11*JJ 102=11+1 1C3 = 11 + 2IC4 = II - 1105=2*11 IC6=JJ-2 107=11-2 EC 1C 1=1,1C1 EC 1C _=1,5 10 A(I, j) = 0. С FRIMEIRA LINHA CO PRIMEIRO ELCCO F=FY(1)/FX(1)+FX(1)/FY(1)  $Y = F \times (1) + F \times (1)$ A(1,1) =4.+0(1,1)+H+16.+SIGR(1,1)+Y A(1,c) =+c.*C(1,1)*(+Y(1)/H×(1)-2.*+X(1)/HY(1))+c.*S(5+(1,1)*Y A(1,3) =-2.*E(1,1)*(2.*FY(1)/FX(1)-FX(1)/FY(1))+8.*SIGK(1,1)*Y A(1,4) =-2.*E(1,1)*F+4.*SIGR(1,1)*Y LINEAS INTERNECIARIAS CO PRIMEIRO BLOCC С EC 3C 1=2,104 A(I,1)=-U(1,I-1)*(-FY(I-1)/H×(1)+2.*FX(1)/HY(1-1))+4.* # SIGR(1,1-1)*+X(1)*+Y(1-1) A(1,2)=2.*C(1,1-1)*(HY(1-1)/HX(1)+HX(1)/HY(1-1))+2.* # C(1,1)#(FY(I)/FX(1)+FX(1)/FY(I))+ * E.#(SIGR(1,I-1)#H>(1)#HY(I-1)+SIGR(1,I)#HX(1)#HY(1)) A(I,3)=C(1,1)+(HY(1)/HX(1)-2_+HX(1)/HY(1))+4_+SIGR(1,1)+ * HX(1)*HY(1) - A(Ⅰ,4)≠C(Ⅰ,Ⅰ→1)≠(→⊣∀(Ⅰ→Ⅰ)/H≯(Ⅰ)→H≯(Ⅰ)/H∀(Ⅰ→1))+2。≠SⅠGR(Ⅰ,Ⅰ→1) * *FX(1)*FY(I-1) A(I,5)=C(1,I-1)*(HX(1)/HY(I-1)-2.*HY(I-1)/HX(1))+C(1,1)* *(-2.*+Y(1)/FX(1)+FX(1)/FY(1))+4.*(SIGR(1,1-1)*HX(1)*HY(1-1)+ ★ SIGR(1,1) # + X(1) # + Y(1)) A(I, E)=C(1, I)+(-+Y(I)/+X(1)-HX(1)/HY(I))+2.#SIGR(1,I)#HX(1)# *+Y([) 30 CENTINUE ULTIMA LINHA DO PRIMEIRO ELCOG A(1,1)=C(1,1-1)*(+Y(1-1)/+X(1)-2.*+X11)/+Y(1+1))+ * 4.*SIGR(1,I-1)*FX(1)*FY(I-1) A(I,2)=2.*C(1,I-1)*(FY(I-1)/FX(1)+FX(1)/FY(I-1))+2.*C(1,I)* *(FY(1)/HX(1)+HX(1)/HY(1))+8.*(S1GR(1,1-1)*HX(1)*HY(1-1)+ #SIGR(1,1)#HX(1)#HY(1)) A(I,3)= C(1,1-1)+(-HY(1-1)/HX(1)-HX(1)/HY(1-1))+2.*>iGK(1,1-1) * #FX(1)#FY(1-1) A(I,4)=C(1,1-1)*(-2.*FY(I-1)/HX(1)+FX(1)/FY(I-1))+C(1,1)* *(-2.*HY(I)/HX(1)+HX(1)/HY(I))+4.*{SIGR(1,1-1)+HX(1)+HY(1-1)+ *SIGR(1,1)*+X(1)*+Y(1)) C MENTAGEM DES ELECES INTERMECIARIES CC 4C J=1,1C6 1Cd=J*11+1 105=1+11 J 1 = J + 1PRIMEIRA LINHA CCS BLOCOS INTERMECIARIOS С H1=FY(1)/FX(J) +2=+Y(1)/HX(J1) X1=FX(J)/FY(I) )Z=FX(J1)/HY(1) G1=FX (J) #FY (1) G2=FX(J1)*FY(1) A(IC8,1)=D(J,1)*(-2.*+1+X1)+4.*SIGR(J,1)*G1 ¢(1Cc,2)=U(J,1)*(-+1-×1)+2.*SICR(J,1)*G1

 $A(1C6,3)=z_*(C(J,1)*(H1+X1)+C(J1,L)*(H2+X2))+$ #0.#(S1GR(J,1)#C1+S1GR(J1,1)#G2) A(ICd,4)=D(J,1)*(+1-2.*X1)+C(J1,1)*(+2-2.*X2)+ #4.#(SIGR(J1,1)#62+SIGR(J,1)#61) £(IC8,5)=C(J1,1)*(+2.*+2+X2)+4.*5IGK(J1,1)*G2 A(1C2, c)=D(J1,1)+(-H2-X2)+2.+SIGF(J1,1)+G2 1012=109+2 1013=105+104 11=2 CC 5C 1=1C12+1C43 CEMAIS LINHAS DOS BLOCOS INTERMEDIARIOS С +1=+Y(11-1)/+X(3)H2=HY(11)/HX(J1) H3=FY(11)/HX(J) H4=HY(11-1)/HX(J1) H5=HY(11-1)/HX(J) +6=+Y(11)/+X(J) H7=EY(11-1)/EX(J1) >1=+>(J)/HY(I1-1) X2=+X(J1)/+Y(I1) >3=FX(J)/HY(11) X4=+x(J1)/+Y(I1-1) X5=HX(J)/HY([1-1) X6=HX(J)/HY(I1) X7=+X(J1)/+Y(J1-1) G1=EX(J1)#HY(11) 62=FX(J)+FY(11) G2=+>(J1)*+Y(11-1) G4=FX(J)*HY(I1-1) G5=+>(J)++Y(11-1) GE=FX(J1)*HY(I1-1) 67=FX(J)#FY(11) A(1,1) =- C(1,1) = 1) * C. 5* (F5+X5) + S10R(0,11-1)*G5 A(1,2)=C(J,11-1)*(-+5+1.5+C.5*X5)+U(J,11)*(-h6-1.5+J.5*X0)+ #2.#(SIGR(J,11-1)#65+SIGR(J,11)#67) A(1,3)=0(J,11)*C.5*(-H6-X6)+51GR(J,11)*G7 A(I,4)=C(J,I1-1)*(C.5*F5+1.5-X5)+C(J1,I1-1)*(C.5*H7-1.5-X7)+ #2.#(SIGR(J,11-1)#65+516#(J1,11-1)#66) A(1,5)=C(J,11-1)*( H1+3.+2)+D(J1,11)*(H2+3.+22)+D(J1,11-1) #(+4-3.+X4)+C(J;11)#(+3-3.+X3)+4.#(SIGR(J,11-1)#64+ *SIGR(J1,11)*G1+SIGR(J1,11-1)*G3+SIGR(J,11)*G2) A(1,0)=C(J1,11)*(.5*F2+1.5-X2)+C(J,11)*(.5*Fd-1.5-X3)+2.*( *SIGR(J1,11)#G1+SIGR(J,11)#G2} A(1,7)=C(J1,11-1)*.5*(-H4->4)+SIGR(J1,11-1)*G3 A(1,c)=C(J1,I1)*(-+2+1.5+.5*X2)+C(J1,I1-11*(-+4-1.5+.5*X4)+ #2.#(SIGR(J1,11)#G1+SIGR(J1,11-1)#G3) A(1,9)=C(J1,I1)*.5*(-+2-X2)+SIGR(J1,I1)*G1 11=11+15 C CENTINLE £ MENTAGEM DA LETIMA LINHA DE CADA ELCOC H1=FY(I1-1)/FX(J) H2=HY(11-1)/HX(J1) +3=+Y(11)/+X(J1) H4=11Y(11)/HX(J) X1=FX(J)/HY(I1-1) X2=FX(J1)/FY(11-1) - ----X3=+X(J1)/HY(I1) X4=FX(J)/FY(11) G1=HX(J1)+HY(I1) G2=+X(J)*HY(I1-1) G3=Fx(J) +FY(I1) G4=+×(J1)*+Y(11-1) A(I,1)=C(J,II-1)*C.5*(-H1-X1)+SIGR(J,II-1)*G2 A([+2)=C(J+11-1)*(-F1+1-5+C-5*X1)+C(J+11)*(-F4-1-5+-5*X4)+ *2.*(SIGR(J,II-1)*62+SIGR(J,I1)*G3) A(1,3)=C(J,11-1)*(U.5*F1+1.5-X1)+C(J1,11-1)*(C.5*Hz-1.5-X2)+ #2.*(SIGR(J,I1-1)#G2+SIGR(J1,I1-1)#G4)  $\mathbb{A} \left( 1, 4 \right) = \mathbb{D} \left( J, 11 - 1 \right) * \left( H1 + 2 + X1 \right) + \mathbb{D} \left( J1, 11 \right) * \left( H3 + 3 + X3 \right) + \mathbb{D} \left( J1, 11 \right) * \left( H3 + 3 + X3 \right) + \mathbb{D} \left( J1, 11 \right) * \left( H3 + 3 + X3 \right) + \mathbb{D} \left( J1, 11 \right) * \left( H3 + 3 + X3 \right) + \mathbb{D} \left( J1, 11 \right) * \left( H3 + 3 + X3 \right) + \mathbb{D} \left( J1, 11 \right) * \left( H3 + 3 + X3 \right) + \mathbb{D} \left( J1, 11 \right) * \left( H3 + 3 + X3 \right) + \mathbb{D} \left( J1, 11 \right) * \left( H3 + 3 + X3 \right) + \mathbb{D} \left( J1, 11 \right) * \left( H3 + 3 + X3 \right) + \mathbb{D} \left( J1, 11 \right) * \left( H3 + 3 + X3 \right) + \mathbb{D} \left( J1, 11 \right) * \left( H3 + 3 + X3 \right) + \mathbb{D} \left( J1, 11 \right) * \left( H3 + 3 + X3 \right) + \mathbb{D} \left( J1, 11 \right) * \left( H3 + 3 + X3 \right) + \mathbb{D} \left( J1, 11 \right) * \left( H3 + 3 + X3 \right) + \mathbb{D} \left( J1, 11 \right) * \left( H3 + 3 + X3 \right) + \mathbb{D} \left( J1, 11 \right) * \left( H3 + 3 + X3 \right) + \mathbb{D} \left( J1, 11 \right) * \left( H3 + 3 + X3 \right) + \mathbb{D} \left( J1, 11 \right) + \mathbb{D} \left( J1, 11 \right) * \left( H3 + 3 + X3 \right) + \mathbb{D} \left( J1, 11 \right) + \mathbb{$ *(H3-3++X3)+C(J,11)*(H4-3++X4)+4+*(S10R(J+11-1)*02+S10R(J1, *11)*C1+S1GR(J1,11-1)*C4+S1CR(J,11)*G3) A(1,5)=C(J1,11-1)*0.5*(-+2-X2)+S1GR(J1,11-1)*64 A(1,c)=D(J1,11-1)*(-H2-1.5+.5*X2)+D(J1,11)*(-H3+1.5+.5*X3)+ #2.#(SIGR(J1,11-1)#G4+SIGR(J1,11]#61) 40 CENTINUE

```
MENTAGEM DO LÉTIME BLOCC
r
      1=1+1
      1014=101-105+1
      1(15=1(14+1
      MENTAGEN DA PRIMEIRA LINHA DE ULTIME ELCO
C.
      F2=FY(1)/FX(JJ)
      +1=++(1)/++(33-1)
      >1=FX(JJ-1)/HY(1)
      X2=+X(JJ)/+Y(1)
      G1=HX(JJ-1)*HY(1)
      G2=FX(JJ)*HY(1)
      A(1,1)=C(UJ-1,1)+(-2.++1+X1)+4.+SICK(JJ-1,1)+G1
      A(1,2) = O(JJ-1,1) * (-m1-X1) + 2.* SIGR(JJ-1,1) * GI
      £(1,3)=D(JJ-1,1)+2.*(F1+X1)+D(JJ,1)+2.*(F2+X2)+8.*(SIGR(
     #JU-1,1)#G1+S16R(JU,1)#62)
      A(1,4)=D(JJ-1,1)*(H1-2.**))+D(JJ,1)*(H2-2.**)+4.*(SIGR(
     #JJ-1.1)#G1+S1GR(JJ.1)#G2)
C
         MENTAGEN CAS LINHAS INTERNECIARIAS CO ULTINO BLOCC
      IClo=I+I
      1017=101-1
      11=2
      CC 60
             I=1C16,IC17
      H1=+Y(I1-1)/+X(JJ-1)
      +2=+Y([1)/+X(JJ-1)
      H3=HY(11-1)/HX(JJ)
      H4=HY(11)/HX(JJ)
      X1 = FX(JJ - 1)/FY(II - 1)
      >2=HX(JJ-1)/HY(11)
      X3=+X(JJ)/+Y(11-1)
      X4=HX(JJ)/HY(I1)
      G1=+X(JJ-1)*HY(I1-1)
      G2=FX(JJ-1)*FY(I1)
      G3=+x(JJ)++Y(11-1)
      64=HX(JJ)*HY(11)
      A(1,1)=C(JJ-1,11-1)*C.5*(-H1-X1)+SIGF(JJ-1,11-1)*G1
      A(1,2)=C(Ju-1,11-1)*(-+1+1.5+C.5*X1)+C(JJ-1,11)*(++z-1.5+
     *C.5*X2)+2.*(SIGR(JJ-1,11-1)*G1+SIGR(JJ-1,11)*G2)
 - .
      A(1,2)=C(JJ-1,11)*C.5*(-H2+X2)+S1GR(JJ-1,11)*G2
      A(1,4)=C(JJ-1,11-1)+(C.5+H1+1.5-X1)+C(JJ,11-1)+(O.5+H2-1.5-
     *X3)+2.*(SIGR(JJ-1,11-1)*G1+SIGR(JJ,11-1)*G3)
÷ .. .
     A(1,5)=D(JJ-1,11-1)*(F1+3.+X1)+C(JJ,11)*(F4+3.+X4)+
     *C(JJ,I1-1)*(H2-3.+X3)+C(JJ-1,11)*(H2-3.+X2)+4.*(S1GR(JJ-1,
     *11-1)*G1+S1GR(JJ,11)*G4+SIGK(JJ,11-1)*G3+SIGK(JJ-1,11)
     **G2)
      £([;6]=D(JJ;1])*(C-5*F4+1-5-X4,+D(JJ-1;1])*(C-5*F2-1-5-X2)+
     #2.*(SIGR(JL, 11)*C4+SIGR(JJ-1, 11)*G2)
      11=11+1
60
      CENTINUE
      LLTINA LINHA CC LLTINC BLCCC
С
      +1=+Y(11-1)/H×(JJ-1)
      +2=++111)/+>(JJ-1)
      +3=+Y(11-1)/HX(JL)
    . F4=FY(11)/FX(JJ)
      >1=EX(JJ-1)/EY(I)-1)
      X2=+X(JJ-1)/+Y(11)
     X3=FX(JJ)/FY(I1-1)
      X4=FX(JJ)/HY(II)
      G1=HX(JJ-1)*HY(11-1)
                                  ...
      G2=HX(JJ-1)*HY([1])
      63=+X(JJ)*+Y(I)-1)
      G4=FX(JJ)*FY(II)
      A(I,1)=D(JJ-1,11-1)*C.5*(-H1-X1)*SIGF(JJ-1,11-1)*G1
      A(I_{2})=C(J_{2}-1,I_{2}-1)*(-+1+1.5+C.5*)+C(J_{2}-1,I_{2})*(-+2-1.5+.5*)
     *X2)+2.*(SIGR(JJ-1,11-1)*G1+S1GR(JJ-1,11)*62)
      A(I,3)=C(JJ-1,11-1)*(C.5*F1+1.5-1)+C(JJ,11-1)*(C.5*F.-
     *1.5->3)+2.*(SIGR(JJ-1,11-1)*G1+SIGR(JJ,11-1)*G3)
      A(I,4)=B(JJ-1,I1-1)*(H1+3.+X1)+E(JJ,I1)*(F4+3.+X4)+
     *C(.J,11-1)*(H3-3.*X3)+C(JJ-1,11)*(H2-3.*X2)+4.*(SIGR(
     *JJ-1,11-1)*G1+S1CR(JJ,11)*G4+SIGR(JJ,11-1)*G3+S1GR(
     *JJ-1,11)*G2)
      WRITELD
                )((A(I,J),J=1,9),I=1,IC1)
      RETURN
      FNC
```

		SLERCLTINE MATRIZ (X)
	С	ESSE SLEFREGRAMA COMPOLIA MATRIZ DE FISSAD E ESPALHAMENTO
		CEMMEN/REG1/C14CC+3CC)+C12C+2C)+S16R(20+20)
		LCMMEN/REG3/11, JJ, 166, 161, 162, 163, 164, 165, 166, 167, NLCG
	ſ	CIMENSICN X(2C,2C)
	č	
		C ( I , J) ≈ C .
	10	
	ι	E(1,1) =16,*>(1,1)*F>(1)*F>(1)
		C(1,2) = E. * X(1,1) * HX(1) * HY(1)
		C(1,4) = C.+X(1,1)+FX(1)+FY(1) C(1,4) = 4.+X(1,1)+FX(1)+FY(1)
	С	CEMAIS LINEAS INTERMEDIARIAS DO PRIMEIRO BLOCO
		CC 3C 1=2,1C4
		C(1,1) =4.+X(1,1-1)*FX(1)*FY(1-1)*X(1,1)*HX(1)*HY(1)) C(1,2) =6.+(X(1,1-1)*FX(1)*FY(1-1)*X(1,1)*HX(1)*HY(1))
		C(1,2)=4.*X(1,1)*HX(1)*HY(1)
		[[],4] =2.#X[],]+])#FX[])#FY[]+]] [[],5] =2.#X[],]+])#FX[])#FY[]+]]
		$((1, 6) = 2.* \times (1, 1) \times (1) \times (1) \times (1)$
	30	CENTINUE
	L	$\begin{array}{c} (1 \cdot 1) \\ = 4 \cdot 4 \times (1 \cdot 1 - 1) + (1 \cdot 1) + (1 - 1) \\ \end{array}$
		C(1+2) =8.*(X(1+1-1)*HX(1)*HY(1-1)*X(1+1)*HX(1)*HY(1))
		C([+3] =2.**(1,1-1)*F*(1)*F*(1-1) C(T,4) =4. *(*/)-T=1)*F*(1)*F*(1-1)*F*(1,1*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F*(1)*F
	с	FRIMEIRA LINHA DES ELCCES INTERMELIARIES
		$\begin{array}{c} CC  4C  a=1,1Cc \\ CC  a=1,1Cc \end{array}$
		1CS≈J*II 1CS≈J*II
		J1=J+1
		C(ICE;I) =44;#X(J;I)#HX(J)#HY(I) C(ICE;I) =2;#X(J;I)#HX(J)#HY(I)
		C(ICE,3) =8.*(X(J,I)*+X(J)*HY(I)+X(JI,I)*+X(JI)*HY(I))
		C(ICE,4) =4.*(X(J,1)*HX(J)*HY(1)+X(JL,1)*HX(J1)*HY(1))
	-	C(1C6+6) =2,*x(J1+1)*HX(J1)*HY(1) -
	С·	CEMAIS LINFAS ECS ELCCCS INTERMEDIARICS.
		11=2
		C(1,2)=2.*(X(J,11-1)*FX(J)*FY(11-1)+X(J,11)*FX(J)*FY(11)) C(1,2)=2.*(X(J,11-1)*FX(J)*FY(11-1)
-		C(1,2) =>(J,11)*H>(J)*HY(11)
		└(1ヵ4) ≒2╻┽(X(JヵII−I)キトX↓J♪キトY↓I1−13+X↓J⊥+I♪キ # HX(J1)≠HY↓I3−1))
		C(1,5)=4.*(X(J,11-1)*+X(J)*+Y(11-1)+X(J,11)*HX(J)*HY(11)+
		<pre></pre>
		C(1,7) = x(J1, I1-1) + x(J1) + Y(I1-1)
		C(I,E) = 2*(X(J1,I1-1)*+X(J1)*+Y(I1-1)*X(J1,I1)*+X(J1,I)
		* HY(11))
		(1) = 7(J1,11) = 7(J1) = 11 = 11 = 11 = 11 = 11 = 11 = 11 =
	50	CENTINUE
	L	C(1,1) = x(1,1) + 1) + x(1) + y(1)
		C(1,2)=2.*(X(J,11-1)*FX(J)*HY(11-1)*X(J,11)*FX(J)*FY(1))
		C(1,3) =2.*(X(J)1-1)*FX(J)*FY(11-1)*X(J),(1-1)*FX(J)*
		C(1+4)=4.*(X(1+1)+1)++X(1)++V(1)++V(1)+1)+AV(3,1)+AUV(1)+AUV(1)+
		* x(J1,11-1)*Hx(J1)*HY(11-1)*X(J1,11)*Hx(J1)*HY(11)
		L(1,5) ==>(J),(1+1)+F×(J)+FY(1)-1) C(1,6)=2,+(×(-1),1-1)+F×(J)+FY(1)-1)
		# FX(11)) # FX(11))
	40 C	
	<b>~</b>	VEHENC CLUL

```
1=1+1
               1C14=IC1-IC5+1
               1015=1014+1
                  PRIMEIRA LINHA CO ULTIMO ELCOC
    C
                                =4.*×(...-1,1)*+×(...-1)*+Y(1)
               C(1+1)
                                611+21
                               (1) 17 m # ( L L X + ( L L X + K ( L - L L ) X + # ( L , L - L L ) X + # ( L L , L X + # K L L J ) X + # K L L J X + # K L J J # M X L J X + # K L J J # M X L J X + # K L J J # M X L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L J X + # K L X + # K L X + # K L X + # K L X + # K L X + # K L X + # K L X + # K L X + # K L X + # K L X + # K L X + # K L X + # K L X + # K L X + # K L X + # K L X + # K L X + # K L X + # K L X + # K L X + # K L X + # K L X + # K L X + # K L X + # K L X + # K L X + # K L X + # K L X + # K L X + # K L X + # K L X + # K L X + # K L X + # K L X + # K L X + # K L X + # K L X + # K L X + # K L X + # K L X + # K L X + # K L X + # K L X + # K L X + # K L X + # K L X + 
               C(1,3)
                               C(1+4)
              *
                11
                    LINHAS INTERMEDIARIAS CO ULTINO BLOCC
    C
               1(1) = 1 + 1
               IC17=IC1-1
               11=2
               CC 60 1=1C16,1C17
               C(1,1) = x(JJ-1,II-1)*FX(JJ-1)*FY(I1-1)
                                =2.*(X(JJ-1.11-1)*HX(JJ-1)*HY(11-1)+
               C(1+2)
                 >LJJ-1,I1)*FX[JJ-1)*FY(11))
             ٤.
                               =x(JJ-1+II)*H×(JJ-1)*HY(II)
               C(1,3)
                               =2.*(X(JJ-1,11-1)*HX(JJ-1)*FX(11-1)*
               (11.4)
             * >(JU.,11-1)*+>(JU)*+>(11-1))
                 C(I,5) =4.*(X(JJ-1,II-1)*HX(JJ-1)*HY(II+1)*X(JJ-1,II)*
              *F>(JJ-1)*FY(I1)+X(JJ,I1-1)*FX(JJ)*FY(I1-1)+X(JJ,I1)*FX(JJ)*
             * FY(11))
                                =2.*(X(JJ,I1)*FX(JJ)*HY(I1)+X(JJ-1,I1)*HX(JJ-1)*
              C(1,6)
              * HY(11))
                     11 = 11 + 1
         6C CENTINUE
                     LETIMA LINHA DE LETIME BLECC
    С
                              =X(JJ-1,II-1)*HX(JJ-1)*HY(II-1)
               C(1,1)
                                =2.*(X(_J-1,11-1)*+X(_J-1)*+Y(11-1)+
               C(1,2)
              * X(JJ-1,I1)*HX(JJ-1)*HY(I1))
                               =2.*(X(JJ-1,11-1)*FX(JJ-1)*FY(11-1)*X(JJ+11-1)*
               ((1,3)
              * HX(JJ)*HY(11-1))
               C(1,4) =4.*(X(JJ-1,11-1)*HX(JJ-1)*FY(I1-1)*X(JJ-1,1)*
              * FX(UU-1)*FY(11)+X(UU,11-1)*FX(UU)*FY(11-1)*X(UU,11)*FX(UU)*
              * - > ( | | ) )
                WRITE(NLCG) ((C(1,J),J=1,S),I=1,IC1)
                RETURN
                ENC
                SUBROUTINE SCHAF(SCHAT)
               CEMMEN/GEL/FX(2G) +Y(2C)
               CCMMCN/RE03/11, ..., 100, 101, 102, 103, 104, 105, 106, 107, NLCG
               CEMMEN/REGE/SIZC, 201
               CIMENSICN SIMEL(400)
SEMAT=C.
                SIME1(1)=(E.*S(1,1)+2.*S(2,1))/E.
                SUME1=(6.*S(1,1)+2.*S(1,2))/8.
                SJME2=(6.*S(2,1)+2.*S(2,2))/E.
               SNENE=16.+S_NE1+2.+SJNE21/8.
               SINE2=(6.*S(1,2)+2.*S(2,2))/8.
               SCMA=((S(1,1)+S(2,1)+S(1,2)+S(2,2))/26.+(SJME1+SIME1(1)+
                    SJME2+SIME2)/S.+4.*SMEME/S.)*4.*FX(1)*FX(1)
               SIME1(1)=SIME2
               SCNAT=SCNAT+SCNA
               CC 4C 1=2,11
    +1=+\times(1-1)+\times(1)
               H2=FX(1)##2.
               H3=HX(1-1)##2.
               +4=+X(1-1)*(+X(1-1)++X(1))
               SIME1(1)=(E.*S(1,1)*F3-2.*S(1,1)*F2+6.*S(1,1)*F1+5.*S(1+1,1)*F1+
             *S(I+1,1)*F2-3_*S(I-1,1)*F1+S(I-1,1)*F2)/(E.*H4)
               SUME3=(6.*S(1+1,1)+2.*S(1+1,2))/8.
               SMCME=(6.*SUME2+3.*SUME3-SUME1)/E.
               SIME2=(8.*S(1,2)*F3-2.*S(1,2)*F2+6.*S(1,2)*F1+5.*S(1+1,2)*H1+
             *S(I+1,2)*F2-3.*S(I-1,1)*F1+S(I-1,1)*F2)/(8.*F4)
               SCMA=((S(1,1)+S(1+1,1)+S(1,2)+S(1+1,2))/3c++(SJME3+SJME2+
                    SIME1(I)+SIME2)/9_+4.*SMEME/5.)#4.*FX(I)*FX(I)
               SCMAT=SCMAT+SCMA
               SUME1=SUME2
               SJME2=SJME3
               SIME1(I)=SIME2
    4C
               CENTINUE
```

CC 50 JE2400 CALOULC CC RESTO EC REATOR С >1=HY(J-1)*HY(1) >2=+Y(J)*#2. *3=+*(-1)**2. メ4=ドヤ(いー1)*(HY(い-1)+ドヤ(い)) SUME1=(d.#5(1,J)#)3-2.#5(1,J)#X2+6.#5(1,J)#X1+5.#5(1,J+1)#X1+ *5(1,J+1)*X2-3.*S(1,J-1)*X1+S(1,J-1)*X2)/(8.*X4) SJNE2=(E.*S(2,J)*>3-2.*S(2,J)*>2+6.*S(2,J)*>1+5.*S(2,J+1)*×1+ #\$(2,J+1)#X2-3.#\$(2,J-1)#X1+\$(2,J-1)#)2)/(8.#X4) SMEME=(6.*SUME1+2.*SUME2)/8. SINE2=(c.#S(1,J+1]+2.#S(2,J+1))/E. SCMA = ((S(1+J)+S(1+J+1)+S(2+J)+S(2+J+1))/36+(S+J)ME2+* SINE1(1)+SINE2)/S.+4.*SNENE/S.)*4.*H)(1)*HY(J) SCHAT=SCHAT+SCHA SIME1(1)=SIME2 CC 50 I=2,11 H1=HX(I-1)**2. F2=FX(1)4#2. +3=+x(I-1)*+X(I) +4=+×(1+1)*(H×(1-1)++>(1)) X1=FY(J-1)##2. >2=+Y(J)**2. ) 3=+ Y ( J-1) ++ Y ( J ) >4=++(J-1)+(++(J-1)+++(J)) SIME2=(8.*S(1,J+1)*F1-2.*S(1,J+1)*F2+6.*S(1,J+1)*F3+5.*S(1+1,J+1) **+3+S(1+1,J+1)*h2-3.*S(I-1,J+1)*+3+S(I-1,J+1)*+2)/(0.*+4) SJNE3= (8.45 (1+1, J)*×1-2.*S(1+1, J)*×2+6.*S(1+1, J)*×2+5.*S(1+1, u+1) *>3+S(I+1, J+1)*X2-3.*S(I+1, J-1)*X3+S(I+1, J-1)*X2)/(8.*X4) SHEME=(6.#SJME2+3.#SUME3+SJME1)/8. SCMA=((S(1+J)+S(1+J+S(1+1+J)+S(1+1+J+1))/2c+(SJME3+SJME2+ * \$1ME1(1)+\$1ME2)/\$.+4.*\$MEME/\$.)+4.*HX(1)+HY(J) SCMAT=SCMAT+SCMA SIME1(1)=SIME2 SUME1=SUME2 SUME2=SUME3 5 C CENTINUE RETURN ENC SUBROUTINE SPAN CCMMCN/REG2/IC(4CC,3CC), INZ(4CC) CCMMEN/REG3/11, JJ, 160, 101, 102, 103, 104, 105, 106, 107, NLCG IC(1,1)=1 10(1,2)=2 IC(1,3)=102 10(1,4)=103 INZ(1)=4CC 3C 1=2,IC4 IC(1,1)=i-11C(1,2)=1IC(1+3)=1+1 IC(1,4) = IC4 + IIC(1,5)=1+11 IC(1,6)=I+1C2 INZ(1)=6 20 CENTINUE 1C(1,1)=1-11(1,2)=1 IC(I,3)=105-1 IC(1,4)=IC5 1N2(1) = 4EC 4C J=1,ICe IC8=J#II+1 105=J*11 11=.+1 IC(IC8,1) = IC5 - IC410(100,2) = 109 - 10710(108,3)=108 101108,4)=108+1 IC(IC8,5) = ICS + IC210(108+6)=105+103 112(108)=6
```
1012 = 105 + 2
                    1013=105+104
                     11=2
                    CC 5C 1=1012,1013
                    IC(1,1)=1-IC_{2}
                     IC(1,2)=I-II
                    10(1,3)=1-104
                    1((1,4)=1-1
                     1 \in \{1, 5\} = 1
                    1C(1, e) = 1 + 1
                    10(1+7)=1+104
                     1C(1+\epsilon) = 1+11
                     1((1,9)=1+102
                     INZ(I)=5
                     I l = I l + l
                    CENTINUE
5C
                    10(1,1)=1-102
                     1C(1,2) = 1 - 11
                     IC(I,3) = I - 1
                     IC(1,4)=1
IC(1,5)=1+1C4
                     II(1+1=(3+1))I
                    IN2(1)=6
4C
                   CENTINUE
                    1=1+1
                    IC14=101-IC5+1
                    1015=1014+1
                    10(1,1)=1014
                     10(1,2)=1015
                     1C(1,3)=1
                    IC(I,4) = 1+1
                    1N2(1)=4
                     1016=1+1
                     1017=101-1
                     11=2
                    CC \in C = 1 = 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C + 1 C
                     IC(1,1)=1-ICZ
                     IC(1,2) = I - II
                     IC(1,3)=1-1C4
                     IC(1,4) = I - 1
                     1C(1,5)=1
                     1C(1, \epsilon) = 1 + 1
                     INZ(I)=6
                                                                                                                                          .
                     []=]]+]
 6 C
                     CENTINUE
                     I(I_{1}, 1) = I - IC2
                     IC(1,2) = I - II
                     1C(1,3)=1-1
                     1C(1,4) = 1
                    1N2(1)=4
                    RETURN
                     ENC
 .
                     SUBRELTINE SPAMALIN, EFS, IS, NZM, IF)
                     CCMMCN/REG1/4(4CC+2CC),D(2C+2C),SIGR(2C+2C)
                     CCMMCN/REG2/IC(4CC, 3CC), 1N2(4CC)
                     CEMMEN/REG7/ BI4CC) +X14CC)
                     EIMENSICN IX (400), IY (400), 12 (400)
 С
                     SCLUCAC DE UM SISTEMA DE ECLACCES ALGEERICAS AX=6,
Atraves do metodo de eliminacad de gauss, aplicando
 С
 С
 С
                     TECNICAS PARA MATRIZES ESPARSAS.
 C
                     EC 1 1=1,N
                     1 \ ( 1 ) = 1
            1 = 12(1) = 1
                                                                                                                                                                                    .
           IF(NZM .EC. 1) GC TC 2C5
ARFANJC CCS ELEM. CE A EM CRCEM CRESCENTE.
 C
                     EC 200 I=1,N
                      1]=1
                     1K=1
                   NZ=INZ(L)
                     IF(NZ .EC. 1) GG TC 2CC
```

```
С
      NLC=MUC+1
      CC 16 #=12.1
       IF(IZ(K) .EC. NJ) GC TC 17
      CENTINUE
  16
  17 [218]=1
      12(12)=NJ
       J=1>(1)+1
       CC 18 K=2,J
       IF(IX(K) .EC. NJ) GC TC 15
      CONTINUE
  18
      1>(K)=1>(2)
  15
       1)(2)=Nj
       1=NJ
      41=4(1,1)
  14
       £(1,1)=C.
       E(1)=E(1)/A1
       NZ=INZ(I)
       CC 24 K=1.NZ
      A(1,\kappa) = A(1,\kappa)/A1
  24
C CFERACCES DE ELIMINACAC.
       N#=1>(1)+1
  IF(IN .GE. 3) GO TO 25
IF(IS .EL. 2) GO TO 20
GO TO 10
25 EC 40 L=3,NM
       11=1>(L)
       AZ=A(11,1)
       ALILIEC.
С
       KCE=KCE+1
       NZ = INZ(1)
       IF(NZ .GT. 1) GC TC 57
C CESLECAMENTE DE ELEMENTES NUMA LINHA.
       IF(INZ(11) .EC. 1) CC TC 56
       K3=INZ(11)-1
       EC 303 K4=1,K3
       IC(I1, K4) = IC(I1, K4+1)
       A(11,K4)=A(11,K4+1)
  303 CENTINUE
       IN2(I1) = IN2(I1) - 1
       GC TC 56
  57 NN=IC(I+NZ)
       NZ1 = INZ(I1)
       IF(IC(11,N/1) .GT. NNJ NN=IC(11,N/1)
       CC 5C K=12,NN
  50 X (K)=C.
       1F(NZ1 .+C. 1) GC TC 55
       CC 51 K1=2,NZ1
       K=1C(11,K1)
       X(K) = A([],K])
   51
      CENTINUE
   55 CC 52 K1=2,NZ
       K=1C(1,K1)
       X(K) = X(K) - A2 + A(I,KI)
52 CONTINUE
       K 1=C
       INZ(I1) = INZ(I1) - 1
       DC 53 K=12,NN
       1F(X(K) .EQ. C) (C TC 53
.
       K1=K1+1
       A(11,K1)=\lambda(K)
       IC(I1,\kappa_1) = \kappa
  53 CONTINUE
       KCN=KCN+N2-(K1-IN2(11))
C
 C.
       KEC=KCC+(K1-INZ(11))
       INZ(11)=K1
      E(11)=E(11)-A2*E(1)
  56
       1F(INZ(11) .GT. NZM) NZM=1NZ(11)
  - 4C CONTINUE
       IF(IS .EC. 1) CC TC 1C
  20 CENTINUE
       GC TC 33
  IC CENTINEE
C SUESTITUICAC REGRESSIVA.
  33 J=12(N)
```

204 CC 201 J=J1,N CC 2C2 K1=1K,NZ IF(10(1+K1) .EQ. J) OD TO 203 202 CENTINUE 2C1 CENTINUE 203 14LX=10(1,1K) 1C(1,1K)=1C(1,K1) 10(1,K1)=IAUX  $\Delta L = A (I, IK)$ A(1, 1K) = A(1, K1)A (1+K1)=AUX 18=18+1 IFLIK .GE. NZJ GC TG 200 J1=J+1 GC TC 2C4 200 CENTINUE N 2 M = 1 CET. CA TOL CO SISTEMA. C 205 AN=A(1,1) CC 2CE 1=1.N NZ=INZ(I) CC 2CE K=1+NZ IFI AESIAM) .GE. ADS(A(I,K))) GE TC 2C6 4M=4(1,K) 2CE CONTINUE TCL=EPS* AUS(AN) IF(IS .EC. 2) GC TC 2 N 1=N-1 CC 1C 12=1,N1 1 = 12(12)1=1 1>(1)=C 4N=C. N2=12+1F IF(N2 .GT. N) N2=N CC 11 J=12, N2 J=12(J1) IF(IC(.,1) .NE. 12) CC TC 11 L=L+1  $1 \times \{1\} = 1 \times \{1\} + 1$ 1)(L)=J IFI ABS(A(J,1)) .LE. ABS(AM)) GC TO 11 AM=A(J,1) Nu=J 11 CENTINUE IFI AESIAMI .GT. TOLI -C TO 12 6C TC 1C1 N1=N-1 Z CC 2C 12=1+N1 I=12(12) 1=1 1)(1)=C N2=1+1F IF(N2 .GT. N) N2=N CC 21 J1=12,N2 J=12(J1) 1F(IC(3,1)_.NE. 12) GC TC 21 L=L+1 -1>(1)=1>(1)+1• • 1×(L)=J 21 CENTINUE NJ=1X(2) IF( AES(A(NJ+1)) .GT. TCL) GC TC 12 22 NZ=1>(1)+1 CC 23 K=2,NZ NJ=1>(K) IF( AUS(A(NJ,1)) .GT. TOL) GC TO 15 23 CENTINUE NU=17(2) 101 IS=-1 IF(I>(1) .EC. C) CC TC 15C IF(NJ .EC. I) CC TC 14 12 C MUCANCA DE LINFAS. 15 CONTINUE

```
PRCHLEMA 3 - KANG/HANSEN
NUM. DE ZGNAS = 2
Configuração do reator
     22222222
                               2
      222222222
      11112222
     1 1, 1 1 2 2 2 2
1 1 1 1 2 2 2 2 2
      1 1 1 1 2 2 2 2
LARGURA DAS MALHAS NA DIRECAD:
X: 5.0 5.0 5.0 5.0 5.0 5.0 5.0 5.0 5.0
Y: 5.0 5.0 5.0 5.0 5.0 5.0 5.0 5.0 5.0
VALORES DOS DADOS NUCLEARES DE ENTRADA
                                                            0.15000CE C1
     0.623000E-01
                                 0.0
                                                             0.120000E 01
      0.1C10C0E 00
                                 0.0
  0.60C000E-01
                                 0.218000E 00
                                                          C.4C0000E 00
     0.200000E 00
     0.1CCCCCE CO
      0.2000COE-01
                                 G. 0
                                                             C.15000CE CC
       FATOR DE MULTIPLICACAO (KEF) = C.878087E 00
       1/KEF = 0.113884E 01
       PRECISAD DO FATOR DE MULT. = 0.10000E-04
       PRECISAD DD FLUXO = 0.10000E-C4
 ... NUMERO DE ITERACOES = .1 .
FLUXO DC GRUPO J.
                                                                   з
                                                                                                               5

      1
      2
      3
      4
      5
      6
      7
      B

      C.38C4E G1
      0.3722E 01
      0.3423E 01
      0.2855E 01
      0.1696E 01
      0.3271E 00
      0.6269E-01
      0.1153E-01

      0.3722E 01
      0.3642E 01
      0.3423E 01
      0.2855E 01
      0.1696E 01
      0.3271E 00
      0.6021E-01
      0.1100E-01

      0.3428E 01
      0.355E 01
      0.369E 01
      0.2656E 01
      0.1498E 01
      0.2606E 00
      0.5194E-01
      0.9599E-02

      0.2655E 01
      0.2655E 01
      0.2099E 01
      0.1176E 01
      0.2042E 00
      0.4008E-01
      0.47412E-02

      0.1696E 01
      0.1650E 01
      0.1498E 01
      0.1176E 01
      0.5136E 00
      0.2254E-01
      0.2506E-01
      0.5069E-02

      0.3271E 00
      0.3166E 00
      0.2506E 00
      0.2042E 00
      0.1254E 00
      0.2536E-01
      0.5069E-02

      0.4269E-01
      0.5196E-01
      0.5196E-01
      0.5196E-02
      0.5195E-02
      0.1365E-02
      0.1365E-02
      0.1365E-02

      0.4269E-01
      0.6021E-01
      0.5196E-01
      0.5196E-02
      0.2536E-01
      0.1342E-01
      0.5195E-02
      0.1365E-02

      0.4269E-01
      0.6021E-01
      0.5196E-02
      0.7412E-02

                                            2
                                                                                                                                                            7
                                                                                                                                                                                  R
                                                                                                                                      6
    1
    2
    3
    4
    5
    6
    7
    8
FLUXO DC GRUPC 2
                                                                  Э
                      1
                                            2
                                                                                                               5
                                                                                                                                      6
             C.1134E 01 0.1107E 01 0.1023E 01 0.7610E 00 0.1223E 01 0.2185E 01 0.6190E 00 0.1331E 00
0.1107E 01 0.1081E 01 0.1003E 01 0.7440E 00 0.1178E 01 0.2115E 01 0.5949E 00 0.1273E 00
    1
    2
                                                                                                                                                                        0.1273E 00
             C.1028E 01
                                   0.1003E 01
                                                        0.9296E 00 0.6909E 00
                                                                                                      0.1050E 01 0.1878E 01
                                                                                                                                                   0.5184E 00
    3
                                                                                                                                                                        0.1106E 00
                                                         0.6909E 00
             C.7610E 00
                                   0.7440E 00
                                                                               0.5011E 00
                                                                                                      0.7935E 00
                                                                                                                            0.1423E 01
                                                                                                                                                   0.3943E 00
    4
                                                                                                                                                                         0.8603E-01
                                                                               C.7935E 00
    5
             0.1223E 01
                                   0.1178E 01
                                                         0.105CE C1
                                                                                                      0.5134E 00
                                                                                                                                                   0.2527E 00
                                                                                                                            0.8322E 00
                                                                                                                                                                        0.58186-01
                                                                               0.1423E 01
             0.2185E C1
                                   0.2115E 01
                                                         0.1878E 01
                                                                                                      0.8322E 00
                                                                                                                            0.3235E 00
                                                                                                                                                  0.1323E 00
                                                                                                                                                                        0.3309E-01
    6
    7
             0.6190E 00 0.5949E 00 0.5184E 00 0.3943E 00
                                                                                                      0.2527E 00 0.1323E 00
                                                                                                                                                  0.4916E-01
                                                                                                                                                                        0.1571E-01
             C.1331E 00 0.1273E 00 0.1106E 00 0.8603E-01 0.5818E-01 0.3309E-01 0.1571E-01 0.5213E-02
    8
DISTRIBUICAD DA POTENCIA
                                                                   3
                                                                                         4
                                                                                                               5
                                                                                                                                                           7
                       1
                                             2
                                                                                                                                      6
                                                                                                                                                                                  8
             C.$4962E-01 0.9655E-01 0.8562E-01 0.6636E-01 0.0
0.$655E-01 0.9655E-01 0.8745E-01 0.6636E-01 0.0
0.8962E-01 0.8749E-01 0.8166E-01 0.6024E+01 0.0
0.4636E-01 C.6488E-01 0.6024E-01 C.4370E-01 0.0
                                                                                                                            0.0
                                                                                                                                                   0.0
                                                                                                                                                                        0.0
    1
                                                                                                                            0.0
                                                                                                                                                  0.0
    2
                                                                                                                                                                        0.0
                                                                                                                            0.0
                                                                                                                                                   0.0
    3
                                                                                                                                                                         0.0
     4
                                                                                                      0.0
                                                                                                                            0.0
                                                                                                                                                   0.0
                                                                                                                                                                         0.0
                                   0.0
                                                        0.C
    5
             0.0
                                                                               0.0
                                                                                                      C.O
                                                                                                                            0.0
                                                                                                                                                   0.0
                                                                                                                                                                        0.0
     6
             C.C
                                   0.0
                                                         0.0
                                                                               0.0
                                                                                                      0.0
                                                                                                                            0.0
                                                                                                                                                   0.0
                                                                                                                                                                         0.0
                                                         0.0
                                                                               0.0
                                                                                                      0.0
    7
             0.0
                                    0.0
                                                                                                                            0.0
                                                                                                                                                  0.0
                                                                                                                                                                        0.0
                                   0.0
                                                         0.0
                                                                               0.0
                                                                                                      0.0
                                                                                                                            0.0
    8
             0.0
                                                                                                                                                  0.0
                                                                                                                                                                        0.0
```