

O MÉTODO DA MÁXIMA ENTROPIA PARA A RECONSTRUÇÃO
DA DISTRIBUIÇÃO PINO A PINO DO FLUXO DE NÊUTRONS
EM UM ELEMENTO COMBUSTÍVEL

Lourdes Pilar Zaragoza Ancalla

TESE SUBMETIDA AO CORPO DOCENTE DA COORDENAÇÃO DOS
PROGRAMAS DE PÓS-GRADUAÇÃO DE ENGENHARIA DA UNIVERSIDADE
FEDERAL DO RIO DE JANEIRO COMO PARTE DOS REQUISITOS
NECESSÁRIOS PARA A OBTENÇÃO DO GRAU DE MESTRE EM CIÊNCIAS EM
ENGENHARIA NUCLEAR.

Aprovada por:

Prof. Fernando Carvalho da Silva, D. Sc.

Prof. Nilson Costa Roberty, D. Sc.

Dr. Sergio de Queiroz Bogado Leite, Ph. D.

Prof. Hécio Rangel Barreto Orlande, Ph. D.

RIO DE JANEIRO, RJ - BRASIL

ABRIL DE 2005

Livros Grátis

<http://www.livrosgratis.com.br>

Milhares de livros grátis para download.

ANCALLA , LOURDES PILAR
ZARAGOZA

O Método da Máxima Entropia para a
Reconstrução da Distribuição Pino a Pino do
Fluxo de Nêutrons em um Elemento
Combustível. [Rio de Janeiro] 2005

X, 58 p. 29,7 cm (COPPE/UFRJ, M.Sc.,
Engenharia Nuclear, 2005)

Tese - Universidade Federal do Rio de
Janeiro, COPPE

- 1.Método de Expansão Nodal
- 2.Método do Máxima Entropia

I. COPPE/UFRJ II. Título (Série)

AGRADECIMENTOS

Aos professores Dr. Fernando Carvalho da Silva e Dr. Nilson Costa Roberly, pela disponibilidade, paciência e segurança na orientação para a realização desse trabalho.

Ao CNPq e á COPPE / UFRJ, pelo apoio concedido, sem os quais este trabalho não poderia ter sido realizado.

Aos professores do Programa de Engenharia Nuclear pelo conhecimento passado de forma clara. Que direta ou indiretamente fizeram parte dessa trajetória.

Aos funcionários do Programa sempre muito atenciosos e prestativos, fazendo sempre o melhor pelos alunos, em especial a Tânia, Jô, Reginaldo, Ana e Lili.

A toda minha turma, pelos desprendimentos com o qual me ajudaram em tudo o que foi possível, desde meu portunhol, a amizade destes colegas tornou mais agradável a minha passagem pelo PEN, só com bom humor e companheirismo dos colegas de profissão é possível suportar a saudade de minha filha e meus familiares.

A Mariella e Raul, por despertar o meu interesse para fazer o mestrado no Brasil, que sem e apoio deles não seria possível estar aqui. A Ricardo que me apoiou em tudo o que pode.

Aos meus familiares e amigos, em especial à minha irmã Elizabeth e Leo por cuidar da minha filha todo este tempo, meu pai Julio Zaragoza e meus irmãos: Wasi, Oscar, Maritza e Leslie. Sem o apoio deles seria impossível chegar até onde cheguei.

Ao Brasil, pela oportunidade, e ao povo brasileiro MUITO OBRIGADA.

DEDICATÓRIA

Agradeço especialmente a minha filha Katherine por toda a paciência que tem tido comigo e dedico a ela este trabalho de tese.

Resumo da Tese apresentada à COPPE/UFRJ como parte dos requisitos necessários para a obtenção do grau de Mestre em Ciências (M.Sc.)

O MÉTODO DA MÁXIMA ENTROPIA PARA A RECONSTRUÇÃO
DA DISTRIBUIÇÃO PINO A PINO DO FLUXO DE NÊUTRONS
EM UM ELEMENTO COMBUSTÍVEL

Lourdes Pilar Zaragoza Ancalla

Abril/2005

Orientadores: Fernando Carvalho da Silva

Nilson Costa Roberty

Programa: Engenharia Nuclear

A reconstrução da distribuição de densidade de potência pino a pino em um elemento combustível heterogêneo, do núcleo de um reator nuclear, é um assunto que vem sendo estudado por muito tempo dentro na área de Física de Reatores. Vários métodos existem para fazer esta reconstrução, um deles é o Método da Máxima Entropia, que além de ser um método de otimização que encontra a melhor solução de todas as soluções possíveis, é também um método melhorado que utiliza multiplicadores de Lagrange para obter a distribuição dos fluxos nas faces do elemento combustível. Esta distribuição dos fluxos nas faces é então usada como uma condição de contorno nos cálculos de uma distribuição detalhada de fluxo no interior do elemento combustível. Neste trabalho, em primeiro lugar se fez a homogeneização do elemento heterogêneo. Em seguida o fator da multiplicação efetiva e os valores médios do fluxo e da corrente líquida são computados, com o programa NEM2D. Estes valores médios nodais são, então, utilizados na reconstrução da distribuição pino a pino do fluxo no interior do elemento combustível. Os resultados obtidos foram aceitáveis, quando comparados com aqueles obtidos usando malha fina.

Abstract of Thesis presented to COPPE/UFRJ as a partial fulfillment of the requirements for the degree of Master of Science (M.Sc.)

THE METHOD OF THE MAXIMUM ENTROPY FOR THE RECONSTRUCTION
OF THE DISTRIBUTION BOLT THE BOLT OF THE FLOW OF NEUTRONS
IN A COMBUSTIBLE ELEMENT.

Lourdes Pilar Zaragoza Ancalla

April/2005

Advisors: Fernando Carvalho da Silva

Nilson Costa Roberty

Department: Nuclear Engineering

The reconstruction of the distribution of density of potency pin upright in a heterogeneous combustible element, of the nucleus of a nuclear reactor, it is a subject that has been studied inside by a long time in Physics of Reactors area. Several methods exist to do this reconstruction, one of them is Maximum Entropy's Method, that besides being an optimization method that finds the best solution of all the possible solutions, it is a method also improved that uses multipliers of Lagrange to obtain the distribution of the flows in the faces of the combustible element.

This distribution of the flows in the faces is used then as a contour condition in the calculations of a detailed distribution of flow inside the combustible element. In this work, in first place it was made the homogenization of the heterogeneous element. Soon after the factor of the multiplication executes and the medium values of the flow and of the liquid current they are computed, with the program NEM2D. These values medium nodal are, then, used upright in the reconstruction of the distribution pin of the flow inside the combustible element. The obtained results were acceptable, when compared with those obtained using fine mesh.

ÍNDICE

1. INTRODUÇÃO	1
2. MÉTODO DE EXPANSÃO NODAL	3
2.1 Coeficientes primários.....	6
2.2 Coeficientes secundários.....	7
2.3 Correntes parciais de saída.....	9
2.4 Equação de balanço nodal.....	10
3. MÉTODO DE DIFERENÇAS FINITAS	11
3.1 Diferenças Finitas Clássica.....	11
4. RECONSTRUÇÃO UTILIZANDO O MÉTODO DA MÁXIMA ENTROPIA	19
4.1 O Método da Máxima Entropia.....	19
4.2 Aplicação do Método da Máxima Entropia.....	20
5. APRESENTAÇÃO E ANÁLISE DE RESULTADOS	27
6. CONCLUSÕES	48
7. BIBLIOGRAFIA	49
8. APENDICE A	54
A.1 Distancia de Bregman e Máxima Entropia.....	54

INDICE DE FIGURAS

Figura 2.1 Representação de um nodo.....	4
Figura 3.1 Malha Espacial no domínio de um elemento combustível.....	13
Figura 5.1 Configuração do núcleo do reator.....	27
Figura 5.2 A geometria heterogênea dos elementos combustíveis.....	28
Figura 5.3 Parâmetros médios no elemento combustível fornecidos pelo NEM2D.....	31
Figura 5.4 Distribuição de fluxo rápido no contorno do núcleo do reator.....	33
Figura 5.5 Distribuição de fluxo térmico no contorno do núcleo do reator.....	38
Figura 5.6 Representação gráfica da distribuição de fluxo rápido.....	42
Figura 5.7 Representação gráfica da distribuição de fluxo rápido de referência em cada elemento combustível.....	43
Figura 5.8 Representação gráfica da distribuição de fluxo rápido reconstruído pelo MME em cada elemento combustível.....	44
Figura 5.9 Representação gráfica da distribuição dos fluxos térmicos reconstruídos.....	45
Figura 5.10 Representação gráfica da distribuição de fluxo térmico de referência em cada elemento combustível.....	46
Figura 5.11 Representação gráfica da distribuição de fluxo térmico reconstruídos pelo MME em cada elemento combustível.....	47

INDICE DE TABELAS

Tabela 5.1 Dados nucleares das células que compõem os elementos combustíveis.....	28
Tabela 5.2 Dados homogeneizados dos elementos combustíveis.....	29
Tabela 5.3 Fluxo e corrente médios homogêneos obtidos com NEM2D.....	30
Tabela 5.4 Multiplicadores de Lagrange.....	32
Tabela 5.5 Distribuições de fluxo rápido e desvio relativo percentual para o elemento combustível 1	35
Tabela 5.6 Distribuições de fluxo rápido e desvio relativo percentual para o elemento combustível 2.....	36
Tabela 5.7 Distribuições de fluxo rápido e desvio relativo percentual para o elemento combustível 5.....	37
Tabela 5.8 Distribuições de fluxo térmico e desvio relativo percentual para o elemento combustível 1.....	39
Tabela 5.9 Distribuições de fluxo térmico e desvio relativo percentual para o elemento combustível 2.....	40
Tabela 5.10 Distribuições de fluxo térmico e desvio relativo percentual para o elemento combustível 5.....	41

NOMENCLATURAS

A_n	Área do nodo n
a_x^n	Dimensão em x do nodo n
a_y^n	Dimensão em y do nodo n
NEM	Nodal Expansion Method
MME	Método de Máxima Entropia
g	Grupo de energia
χ_g	Espectro de fissão no grupo g
K_{eff}	Fator de multiplicação efetivo
D_g	Coefficiente de difusão no grupo g
$\sum_{gg'}$	Seção de choque macrocópica de espalhamento do grupo g' para o grupo g
\sum_{ag}	Seção de choque macrocópica de absorção no grupo g
$\nu \sum_{fg} (cm^{-1})$	Produto do número médio de nêutrons emitidos na fissão pela seção de choque macroscópica de fissão no grupo g
$\kappa \sum_{fg} \left(\frac{W}{cm} \right)$	Produto da energia média liberada por fissão pela seção de choque macroscópica de fissão no grupo g
\bar{J}_{gyr}	Corrente líquida média na face superior do elemento combustível, no grupo g
\bar{J}_{gxr}	Corrente líquida média na face direita do elemento combustível, no grupo g

\bar{J}_{gyl}	Corrente líquida média na face inferior do elemento combustível, no grupo g
\bar{J}_{gxl}	Corrente líquida média na face esquerdo do elemento combustível, no grupo g
$\bar{\phi}_g$	Fluxo médio no elemento combustível, no grupo g
$\bar{\Psi}_{gyr}$	Fluxo médio na face superior do elemento combustível, no grupo g
$\bar{\Psi}_{gxr}$	Fluxo médio na face direita do elemento combustível, no grupo g
$\bar{\Psi}_{gyl}$	Fluxo médio na face inferior do elemento combustível, no grupo g
$\bar{\Psi}_{gxl}$	Fluxo médio na face esquerda do elemento combustível, no grupo g
λ	Multiplicador de Lagrange

CAPÍTULO I

INTRODUÇÃO

Os modernos métodos nodais de malha grossa fornecem, de maneira rápida e com bastante precisão, os fluxos médios nos nodos e as correntes líquidas e os fluxos médios nas faces destes nodos, mesmo que estes nodos tenham o tamanho da área transversal de um elemento combustível. O Método de Expansão Nodal (NEM), que foi usado neste trabalho de tese, é hoje um dos métodos nodais mais usados.

Apesar da velocidade e da precisão com que os modernos métodos nodais de malha grossa fornecem seus resultados, os mesmos são apenas valores médios. Sendo assim, alguns parâmetros usados na análise de segurança, tal como o fator de canal quente, que depende da distribuição de densidade de potência pino a pino, não estão disponíveis diretamente destes cálculos nodais.

Portanto, torna-se imprescindível dispor de um método para reconstrução da distribuição do fluxo de nêutrons ou da densidade de potência pino a pino, para cada elemento combustível que compõe o núcleo do reator, a partir dos resultados nodais. Existem vários métodos de reconstrução, como os que usam interpolação polinomial (GRIMM, 1996), solução analítica (JOO, 1999) ou diferenças finitas (JUNG, 1991) para obter detalhes destas distribuições no interior de um elemento combustível. No entanto, todos os métodos de reconstrução precisam conhecer, a partir dos resultados nodais disponíveis, a distribuição do fluxo de nêutrons nas faces do elemento combustível. O Método da Máxima Entropia (MME) (WU, 1997) é usado para esta finalidade.

O MME, que será descrito com detalhe mais adiante, consiste basicamente no uso de distribuições de probabilidade (definidas como sendo as razões entre as distribuições de fluxo nas faces do elemento combustível e o fluxo médio na face) e dos fluxos e

correntes vindos dos cálculos nodais, para obtenção de multiplicadores de Lagrange. Estes multiplicadores de Lagrange são, então, usados para obter as distribuições de fluxos nas faces do elemento combustível. Estas distribuições são usadas como condições de contorno para obter o fluxo de nêutrons pino a pino no elemento combustível heterogêneo, a partir da solução da equação da difusão 2D, discretizada por diferenças finitas.

No trabalho de Jung e Cho (JUNG, 1991) os fluxos e correntes médios usados nos cálculos de reconstrução não vieram de cálculos nodais de malha grossa, mas de cálculos de malha fina com elementos combustíveis heterogêneos.

Neste trabalho de tese se propôs testar o MME descrito no trabalho de Jung e Cho (JUNG, 1991), inclusive para o mesmo caso teste, mas com os fluxos e correntes médios obtidos dos cálculos nodais de malha grossa com o programa NEM2D desenvolvido.

Sendo assim, a apresentação da tese está dividida da seguinte forma: No Capítulo II é apresentado o NEM (usado nos cálculos de malha grossa) para discretização da equação de difusão de nêutrons 2D a dois grupos de energia. Já no Capítulo III esta mesma equação é discretizada usando o método de diferenças finitas, para o cálculo do fluxo pino a pino no elemento combustível heterogêneo. No Capítulo IV é descrito com detalhe o MME usado nos cálculos de reconstrução. No Capítulo V são apresentados os resultados obtidos e os mesmos são discutidos e analisados. E, por fim, o Capítulo VI é reservado para as conclusões finais e as recomendações de trabalhos futuros.

CAPÍTULO II

MÉTODO DE EXPANSÃO NODAL

2.1 Método de expansão nodal

Nesta seção é apresentado o Método de Expansão Nodal (NEM), que por ser um método de discretização espacial que utiliza correntes de interface, tem seu ponto de partida na equação da continuidade e na Lei de Fick, as quais em geometria cartesiana e na formulação de dois grupos de energia são, respectivamente:

$$\begin{aligned} \vec{\nabla} \cdot \vec{J}_g(x, y) + \Sigma_{Rg}(x, y)\phi_g(x, y) = \frac{1}{k_{eff}} \chi_g \sum_{g'=1}^2 \nu \Sigma_{fg'}(x, y)\phi_{g'}(x, y) + \\ + \sum_{\substack{g'=1 \\ g' \neq g}}^2 \Sigma_{gg'}(x, y)\phi_{g'}(x, y) \end{aligned} \quad (2.1)$$

e

$$\vec{J}_g(x, y) = \sum_{u=x,y} (J_{gu}^+(x, y) - J_{gu}^-(x, y))\hat{e}_u = -D_g(x, y) \sum_{u=x,y} \frac{\partial}{\partial u} \phi_g(x, y)\hat{e}_u \quad (2.2)$$

No NEM, o domínio espacial do núcleo de um reator é dividido em um conjunto de áreas contíguas, chamadas nodos (Figura 2.1), nos quais os parâmetros de multigrupos são uniformes. Sendo assim, integrando a Eq. (2.1) na área $A_n = a_x^n a_y^n$ de um nodo n qualquer e dividido por A_n e integrando a Eq. (2.2) na direção transversal a uma direção u genérica e dividindo por a_v^n , com v transversal a u , tem-se que

$$\sum_{u=x,y} (J_{gur}^n - J_{gul}^n) / a_u^n + \Sigma_{Rg}^n \phi_g^n = \frac{1}{k_{eff}} \chi_g \sum_{g'=1}^2 \nu \Sigma_{fg'}^n \phi_{g'}^n + \sum_{\substack{g'=1 \\ g' \neq g}}^2 \Sigma_{gg'}^n \phi_{g'}^n \quad (2.3)$$

e

$$J_{gus}^n \equiv J_{gus}^{+n} - J_{gus}^{-n} = -D_g^n \frac{d}{du} \Psi_{gu}^n(u) \Big|_{u=u_s^n}, \quad (2.4)$$

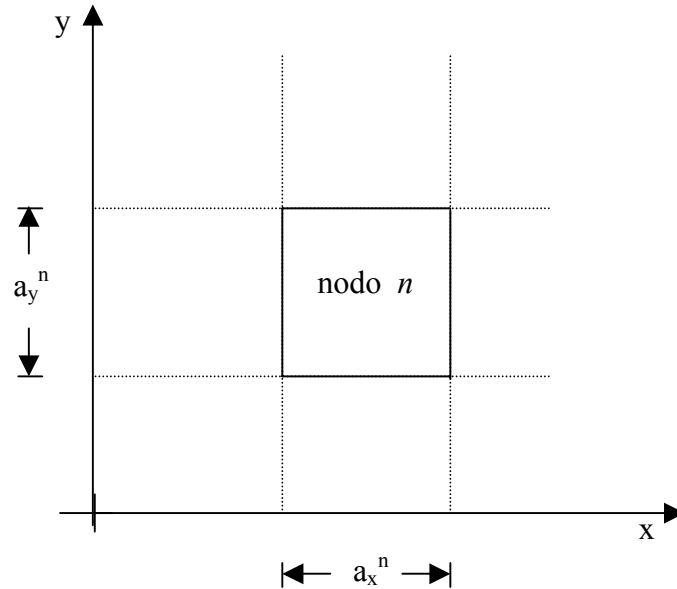


Figura 2.1 Representação de um nodo

onde os parâmetros (Σ_{Rg}^n , $v\Sigma_{fg}^n$, Σ_{gg}^n e D_g^n), que caracterizam o nodo n , são uniformes e o fluxo médio no nodo n (ϕ_g^n), as correntes parciais médias na face s da direção u do nodo n ($J_{gus}^{\pm n}$) e o fluxo médio numa face transversal à direção u do nodo n ($\Psi_{gu}^n(u)$) são assim definidos:

$$\phi_g^n \equiv \frac{1}{A_n} \int_0^{a_x^n} \int_0^{a_y^n} \phi_g(x, y) dx dy, \quad (2.5)$$

$$J_{gus}^{\pm n} \equiv \frac{1}{a_v^n} \int_0^{a_v^n} J_{gu}^{\pm}(u_s^n, v) dv$$

e

$$\Psi_{gu}^n(u) \equiv \frac{1}{a_v^n} \int_0^{a_v^n} \phi_g(u, v) dv \quad ,$$

com $u = x, y$ e $s = l, r$ (representando, respectivamente, as faces esquerda (l) e direita (r) na direção u) enquanto que

$$u_s^n = \begin{cases} 0 & \text{se } s = l \\ a_u^n & \text{se } s = r \end{cases}$$

Das Eqs. (2.3) e (2.4) observa-se que o acoplamento entre ϕ_g^n e J_{gus}^n é feito através das funções $\Psi_{gu}^n(u)$. Tais funções são soluções de equações 1D obtidas da integração da equação da difusão (resultante da substituição da Eq. (2.2) na Eq. (2.1)) numa direção transversal à direção u no nodo n , quais sejam,

$$-D_g^n \frac{d^2}{du^2} \Psi_{gu}^n(u) + \Sigma_{Rgu}^n \Psi_{gu}^n(u) = \frac{1}{k_{eff}} \chi_g \sum_{g'=1}^2 v \Sigma_{fg'}^n \Psi_{g'u}^n(u) + \sum_{g'=1}^2 \Sigma_{gg'}^n \Psi_{g'u}^n(u) - L_{gu}^n(u) \quad (2.6)$$

onde $L_{gu}^n(u)$, o termo que representa a fuga transversal à direção u , é assim definido:

$$L_{gu}^n(u) \equiv - \frac{D_g^n}{a_v^n} \int_0^{a_v^n} \frac{\partial^2}{\partial v^2} \phi_g(u, v) dv$$

No método NEM a solução da Eq. (2.6) é obtida através de uma expansão polinomial (neste caso, do quarto grau) da seguinte forma:

$$\Psi_{gu}^n(u) = \sum_{i=0}^4 c_{igu}^n h_i(u/a_u^n) \quad ; \quad u = x, y . \quad (2.7)$$

Uma vez conhecidas as funções de base $h_i(u/a_u^n)$ e suas propriedades (Finnemann *et al.*, 1977), os coeficientes da expansão são determinados como se segue:

2.2 Coeficientes primários

Estes coeficientes, usando as propriedades das funções de base $h_i(u/a_u^n)$, são obtidos de uma condição de consistência, qual seja,

$$\phi_g^n = \frac{1}{a_u^n} \int_0^{a_u^n} \Psi_{gu}^n(u) du$$

e da aproximação da difusão

$$\Psi_{gus}^n \equiv \Psi_{gu}^n(u_s^n) = 2(J_{gus}^{+n} + J_{gus}^{-n}) \quad ; \quad s = l, r ,$$

das quais obtém-se que $c_{0gu}^n = \phi_g^n$,

$$c_{1gu}^n = (J_{gur}^{+n} + J_{gur}^{-n}) - (J_{gul}^{+n} + J_{gul}^{-n}) \quad (2.8)$$

e

$$c_{2gu}^n = \phi_g^n - ((J_{gur}^{+n} + J_{gur}^{-n}) + (J_{gul}^{+n} + J_{gul}^{-n})) . \quad (2.9)$$

2.3 Coeficientes secundários

Estes coeficientes são obtidos através da Eq. (2.6) pela técnica de resíduos ponderados, com as funções de base usadas como pesos. Usando pesos do tipo momento, ou seja, $h_1(u/a_u^n)$ e $h_2(u/a_u^n)$ nos cálculos de c_{3gu}^n e c_{4gu}^n , respectivamente, e uma expansão polinomial do segundo grau para $L_{gu}^n(u)$ da forma:

$$L_{gu}^n(u) = \sum_{i=0}^2 \alpha_{igu}^n h_i(u/a_u^n) \quad ,$$

onde

$$\alpha_{0gu}^n \equiv \bar{L}_{gu}^n = ((J_{gvr}^{+n} - J_{gvr}^{-n}) - (J_{gvl}^{+n} - J_{gvl}^{-n})) / a_v^n \quad , \quad (2.10)$$

$$\alpha_{1gu}^n = \frac{1}{2}(L_{gur}^n - L_{gul}^n) \quad (2.11)$$

e

$$\alpha_{2gu}^n = \bar{L}_{gu}^n - \frac{1}{2}(L_{gur}^n + L_{gul}^n) \quad , \quad (2.12)$$

com

$$L_{gul}^n = (a_u^{n-1} \bar{L}_{gu}^n + a_u^n \bar{L}_{gu}^{n-1}) / (a_u^{n-1} + a_u^n) \quad (2.13)$$

e

$$L_{gur}^n = L_{gul}^{n-1} \quad , \quad (2.14)$$

sendo os L_{gus}^n obtidos impondo-se continuidade da função $L_{gu}^n(u)$ e de sua derivada primeira nas interfaces entre nodos, obtem-se:

$$\begin{bmatrix} b_{1,1}^n & b_{1,2}^n \\ b_{2,1}^n & b_{2,2}^n \end{bmatrix} \begin{bmatrix} c_{i1u}^n \\ c_{i2u}^n \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} d_{1,1}^n & d_{1,2}^n \\ d_{2,1}^n & d_{2,2}^n \end{bmatrix} \begin{bmatrix} c_{i-2,1u}^n \\ c_{i-2,2u}^n \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} f_{1u}^n \\ f_{2u}^n \end{bmatrix} \quad (2.15)$$

onde, para $i = 3$,

$$b_{g,g}^n \equiv 12 \frac{D_g^n}{(a_u^n)^2} + \frac{1}{5} \xi_{gg}^n$$

$$b_{g,g}^n \equiv -\frac{1}{5} \xi_{gg}^n,$$

$$d_{g,g}^n \equiv -\frac{1}{3} \xi_{gg}^n$$

$$d_{g,g}^n \equiv -\frac{1}{3} \xi_{gg}^n,$$

e

$$f_{ug}^n \equiv -\frac{1}{3} \alpha_{1gu}^n$$

e, para $i = 4$,

$$b_{g,g}^n \equiv 12 \frac{D_g^n}{(a_u^n)^2} + \frac{3}{35} \xi_{gg}^n$$

$$b_{g,g}^n \equiv -\frac{3}{35} \xi_{gg}^n,$$

$$d_{g,g}^n \equiv -\frac{1}{5} \xi_{gg}^n$$

$$d_{g,g}^n \equiv -\frac{1}{5} \xi_{gg}^n,$$

e

$$f_{ug}^n \equiv -\frac{1}{5} \alpha_{2gu}^n$$

com

$$\xi_{gg}^n \equiv \Sigma_{Rg}^n - \frac{1}{keff} \chi_g \nu \Sigma_{fg}^n$$

e

$$\xi_{gg'}^n \equiv \Sigma_{gg'}^n + \frac{1}{keff} \chi_g \nu \Sigma_{fg'}^n$$

para $g', g=1, 2$ e $g' \neq g$.

2.4 Correntes parciais de saída

Substituindo a expansão dada pela Eq. (2.7) na Eq. (2.4) e fazendo uso das definições dos coeficientes primários, obtém-se as correntes parciais de saída, quais sejam,

$$J_{gul}^{-n} = A_{0gu}^n (\phi_g^n + c_{4gu}^n) + A_{1gu}^n J_{gul}^{+n} + A_{2gu}^n J_{gur}^{-n} - A_{3gu}^n c_{3gu}^n \quad (2.16)$$

e

$$J_{gur}^{+n} = A_{0gu}^n (\phi_g^n + c_{4gu}^n) + A_{2gu}^n J_{gul}^{+n} + A_{1gu}^n J_{gur}^{-n} + A_{3gu}^n c_{3gu}^n, \quad (2.17)$$

onde

$$A_{0gu}^n \equiv \frac{6(D_g^n / a_u^n)}{(1 + 12(D_g^n / a_u^n))}, \quad (2.18)$$

$$A_{1gu}^n = \frac{(1 - 48(D_g^n / a_u^n)^2)}{((1 + 12(D_g^n / a_u^n))(1 + 4(D_g^n / a_u^n)))}, \quad (2.19)$$

$$A_{2gu}^n = \frac{-8(D_g^n/a_u^n)}{((1+12(D_g^n/a_u^n))(1+4(D_g^n/a_u^n)))}, \quad (2.20)$$

e

$$A_{3gu}^n = \frac{6(D_g^n/a_u^n)}{(1+4(D_g^n/a_u^n))}. \quad (2.21)$$

2.5 Equação de balanço nodal

Substituindo as Eqs. (2.16) e (2.17) na Eq. (2.3) tem-se, finalmente, o sistema de equações do qual o fluxo de nêutrons médio no nodo é obtido, qual seja,

$$\begin{aligned} \left(\sum_{u=x,y} 2A_{0gu}^n/a_u^n + \Sigma_{Rg}^n \right) \phi_g^n &= \frac{1}{k_{eff}} \chi_g \sum_{g'=1}^2 \nu \Sigma_{fg}^n \phi_{g'}^n + \sum_{\substack{g'=1 \\ g' \neq g}}^2 \Sigma_{gg'}^n \phi_{g'}^n + \\ &+ \sum_{u=x,y} 2A_{0gu}^n (2(J_{gur}^{-n} + J_{gul}^{+n}) - c_{4gu}^n) / a_u^n. \end{aligned} \quad (2.22)$$

As Eqs (2.8) a (2.22), juntamente com os sistemas de equações (2.15) para o cálculo dos coeficientes secundários, mais as condições de interface e de contorno, fazem parte do esquema iterativo usado no cálculo do fator de multiplicação efetivo, dos fluxos médios nos nodos e das correntes parciais médias nas faces dos nodos. Um programa computacional, chamado NEM2D, foi desenvolvido para resolver as equações descritas neste capítulo.

CAPÍTULO III

MÉTODO DE DIFERENÇAS FINITAS

3.1 Diferenças Finitas Clássicas

Neste capítulo é apresentada a discretização da equação da difusão, pelo método de diferenças finitas, no domínio de um elemento combustível que tem como condições de contorno as distribuições de fluxo (conhecidas) nas quatro faces do elemento. Da solução do sistema de equações, resultante desta discretização, é obtido o fluxo de nêutrons médio em cada célula do elemento combustível.

A figura 3.1 mostra a malha espacial no domínio de um elemento combustível, onde a área representada pelo par (i, j) pode ser do mesmo tamanho de uma célula que compõe o elemento ou menor e para a qual os parâmetros nucleares $(D_g, \Sigma_{Rg}, \nu\Sigma_{fg}$ e $\Sigma_{gg'})$ são uniformes.

Integrando, então, a equação (2.1) na área do par (i, j) , obtem-se que

$$\sum_{u=x,y} \frac{(J_{gur}^{i,j} - J_{gul}^{i,j})}{h} + \Sigma_{Rg}^{i,j} \phi_g^{i,j} = \frac{1}{k_{eff}} \chi_g \sum_{g'=1}^2 \nu \Sigma_{fg'}^{i,j} \phi_{g'}^{i,j} + \sum_{\substack{g'=1 \\ g' \neq g}}^2 \Sigma_{gg'}^{i,j} \phi_{g'}^{i,j}, \quad (3.1)$$

onde $x_j - x_{j-1} \equiv h; \quad \forall \quad j = 1, N, \quad y_i - y_{i-1} \equiv h; \quad \forall \quad i = 1, N$

$$\phi_g^{i,j} \equiv \frac{1}{h^2} \int_{x_{j-1}}^{x_j} \int_{y_{i-1}}^{y_i} \phi_g(x, y) dx dy$$

e, segundo a equação (2.2),

$$J_{gx_l}^{i,j} = -D_g^{i,j} \frac{d}{dx} \psi_{gx}^{i,j}(x) \Big|_{x=x_{j-1}}, \quad (3.2)$$

$$J_{gx_r}^{i,j} = -D_g^{i,j} \frac{d}{dx} \psi_{gx}^{i,j}(x) \Big|_{x=x_j}, \quad (3.3)$$

$$J_{gy_l}^{i,j} = -D_g^{i,j} \frac{d}{dy} \psi_{gy}^{i,j}(y) \Big|_{y=y_{i-1}}, \quad (3.4)$$

$$J_{gy_r}^{i,j} = -D_g^{i,j} \frac{d}{dy} \psi_{gy}^{i,j}(y) \Big|_{y=y_i}, \quad (3.5)$$

com

$$\psi_{gx}^{i,j}(x) \equiv \frac{1}{h} \int_{y_{i-1}}^{y_i} \phi_g(x, y) dy$$

e

$$\psi_{gy}^{i,j}(y) \equiv \frac{1}{h} \int_{x_{j-1}}^{x_j} \phi_g(x, y) dx$$

Aproximando as derivadas nas equações (3.2) até (3.5) por diferenças finitas, tem-se

que

$$\frac{d}{dx} \psi_{gx}^{i,j}(x) \Big|_{x=x_{j-1}} \approx \frac{\phi_g^{i,j} - \psi_{gx_l}^{i,j}}{\frac{h}{2}}, \quad (3.6)$$

$$\frac{d}{dx} \psi_{gx}^{i,j}(x) \Big|_{x=x_j} \approx \frac{\psi_{gx_r}^{i,j} - \phi_g^{i,j}}{\frac{h}{2}}, \quad (3.7)$$

$$\frac{d}{dy} \psi_{gy}^{i,j}(y) \Big|_{y=y_{i-1}} \approx \frac{\phi_g^{i,j} - \psi_{gy_l}^{i,j}}{\frac{h}{2}}, \quad (3.8)$$

$$\frac{d}{dy} \psi_{gy}^{i,j}(y) \Big|_{y=y_i} \approx \frac{\psi_{gyr}^{i,j} - \phi_g^{i,j}}{\frac{h}{2}}, \quad (3.9)$$

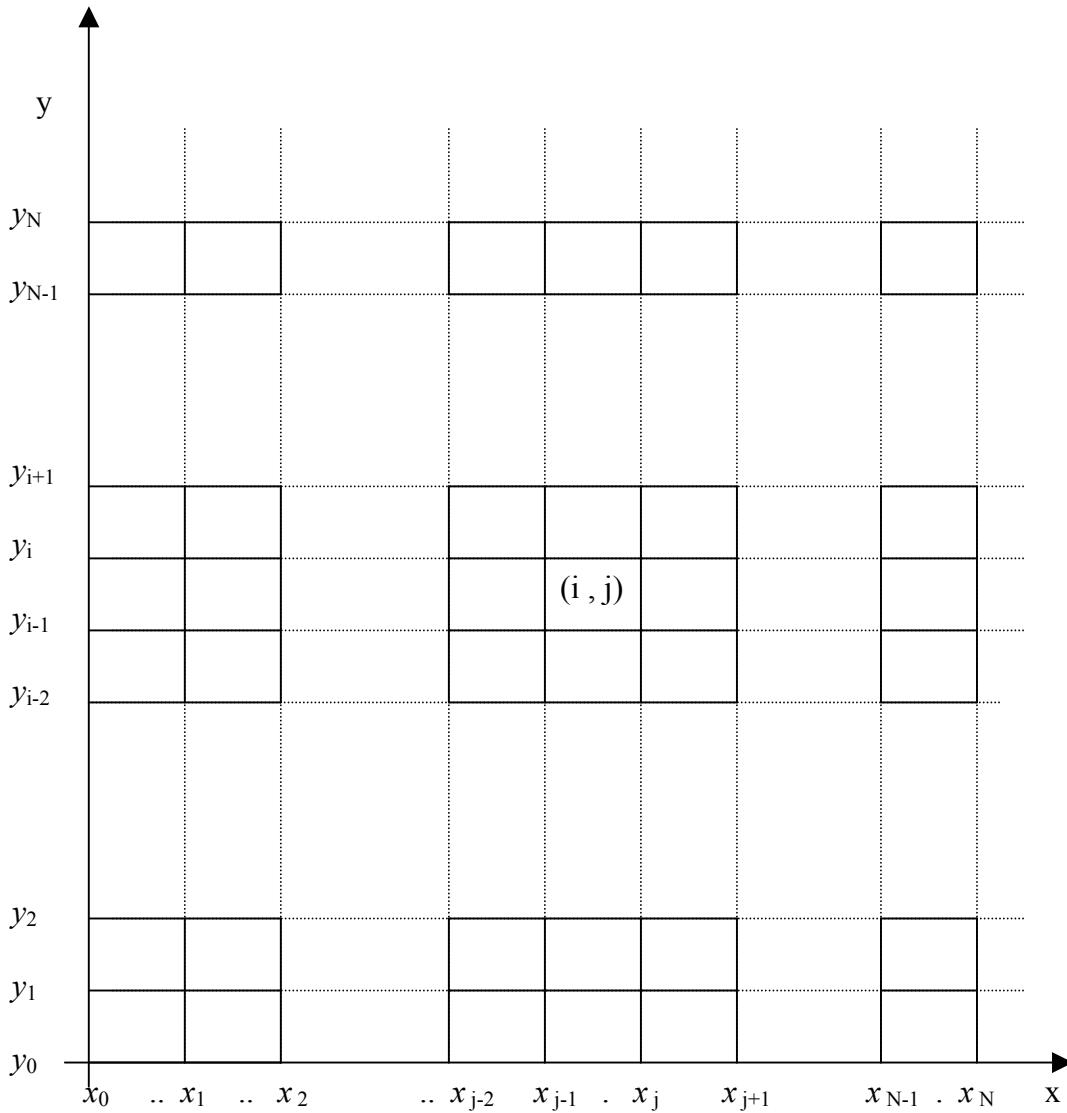


Figura 3.1 Malha Espacial no Domínio de um Elemento combustível

onde $\psi_{gx}^{i,j} = \psi_{gx}^{i,j}(x_{j-1})$, $\psi_{gx}^{i,j} = \psi_{gx}^{i,j}(x_j)$, $\psi_{gy}^{i,j} = \psi_{gy}^{i,j}(y_{i-1})$, $\psi_{gy}^{i,j} = \psi_{gy}^{i,j}(y_i)$.

Para os pares (i, j) com faces voltadas para o contorno do elemento combustível, as correntes nestas faces são obtidas com a substituição das equações (3.6) até (3.9) nas

equações (3.2) até (3.5), respectivamente, pois os fluxos $\psi_{gus}^{i,j}$; $u=x,y$ e $s=r,l$, são conhecidos nestas faces. Procedendo assim obtém-se que:

$$J_{gxl}^{i,j} = -\frac{2D_g^{i,j}}{h} \left(\phi_g^{i,j} - \psi_{gxl}^{i,j} \right); \quad j=1 \quad e \quad i=1,N \quad (3.10)$$

$$J_{gxr}^{i,j} = -\frac{2D_g^{i,j}}{h} \left(\psi_{gxr}^{i,j} - \phi_g^{i,j} \right); \quad j=N \quad e \quad i=1,N \quad (3.11)$$

$$J_{gyl}^{i,j} = -\frac{2D_g^{i,j}}{h} \left(\phi_g^{i,j} - \psi_{gyl}^{i,j} \right); \quad i=1 \quad e \quad j=1,N \quad (3.12)$$

$$J_{gyr}^{i,j} = -\frac{2D_g^{i,j}}{h} \left(\psi_{gyr}^{i,j} - \phi_g^{i,j} \right); \quad i=N \quad e \quad j=1,N \quad (3.13)$$

Já para as demais faces dos pares (i, j) as condições de continuidade de fluxo e de corrente devem ser impostas, resultando nas seguintes equações para as correntes nestas faces:

$$J_{gxl}^{i,j} = -\frac{2}{h} \frac{D_g^{i,j-1} D_g^{i,j}}{D_g^{i,j-1} + D_g^{i,j}} \left(\phi_g^{i,j} - \phi_g^{i,j-1} \right); \quad i=1,N \quad e \quad j=2,N \quad (3.14)$$

$$J_{gxr}^{i,j} = -\frac{2}{h} \frac{D_g^{i,j} D_g^{i,j+1}}{D_g^{i,j} + D_g^{i,j+1}} \left(\phi_g^{i,j+1} - \phi_g^{i,j} \right); \quad i=1,N \quad e \quad j=1,N-1 \quad (3.15)$$

$$J_{gyl}^{i,j} = -\frac{2}{h} \frac{D_g^{i-1,j} D_g^{i,j}}{D_g^{i-1,j} + D_g^{i,j}} \left(\phi_g^{i,j} - \phi_g^{i-1,j} \right); \quad i=2,N \quad e \quad j=1,N \quad (3.16)$$

$$J_{gyr}^{i,j} = -\frac{2}{h} \frac{D_g^{i+1,j} D_g^{i,j}}{D_g^{i+1,j} + D_g^{i,j}} \left(\phi_g^{i+1,j} - \phi_g^{i,j} \right); \quad i=N-1 \quad e \quad j=1,N \quad (3.17)$$

Agora, usando as equações (3.10) até (3.13) e as equações (3.14) até (3.17) na equação (3.1), ao contabilizar todos os pares (i, j) contidos no domínio do elemento combustível, resulta no seguinte sistema de equações:

$$\left(A - \frac{1}{k_{eff}} F \right) \underline{\phi} = L \underline{\psi}_{xl} + R \underline{\psi}_{xr} + B \underline{\psi}_{yl} + T \underline{\psi}_{yr} \quad (3.18)$$

onde:

$$\underline{\phi} \equiv \begin{bmatrix} \phi_1 \\ \phi_2 \end{bmatrix}$$

e

$$\underline{\psi}_{us} \equiv \begin{bmatrix} \psi_{1us} \\ \psi_{2us} \end{bmatrix}; \quad u = x, y \quad \text{e} \quad s = l, r,$$

com

$$\underline{\phi}_g \equiv \begin{bmatrix} \phi_g^{1,1} \\ \phi_g^{1,2} \\ \vdots \\ \phi_g^{1,N} \\ \vdots \\ \phi_g^{N,N} \end{bmatrix}$$

e, por exemplo,

$$\underline{\Psi}_{-gyl} \equiv \begin{bmatrix} \Psi_{gyl}^{1,1} \\ \Psi_{gyl}^{1,2} \\ \vdots \\ \Psi_{gyl}^{1,N} \\ 0 \\ \vdots \\ 0 \end{bmatrix}$$

enquanto que as matrizes envolvidas na equação (3.18), todas de ordem $2N^2$, são assim definidas:

$$A \equiv \begin{bmatrix} A_{11} & A_{12} \\ A_{21} & A_{22} \end{bmatrix}; \quad F \equiv \begin{bmatrix} F_{11} & F_{12} \\ F_{21} & F_{22} \end{bmatrix}$$

$$L \equiv \begin{bmatrix} L_1 & 0 \\ 0 & L_2 \end{bmatrix}; \quad R \equiv \begin{bmatrix} R_1 & 0 \\ 0 & R_2 \end{bmatrix}$$

$$B \equiv \begin{bmatrix} B_1 & 0 \\ 0 & B_2 \end{bmatrix}; \quad T \equiv \begin{bmatrix} T_1 & 0 \\ 0 & T_2 \end{bmatrix}$$

As matrizes L_g, R_g, B_g e T_g , são todas diagonais, cujos elementos não nulos são da forma $2D_g^{i,j}/h^2$. As matrizes F_{gg} e A_{gg} , também são diagonais com elementos dados por $\chi_g \nu \Sigma_{fg}^{i,j}$ e $\Sigma_{gg}^{i,j}$, respectivamente. Já as matrizes A_{gg} são matrizes pentadiagonais cujos elementos da diagonal são dados por $\Sigma_{Rg}^{i,j} + \sum_{u=x,y} \sum_{s=l,r} d_{gus}^{i,j}$, com

$$d_{gus}^{i,j} \equiv \frac{2D_g^{i,j}}{h^2},$$

se a face s , na direção u do par (i, j) estiver voltada para o contorno do elemento combustível ou

$$d_{gus}^{i,j} = \begin{cases} \frac{2}{h^2} \frac{D_g^{i,j-1} D_g^{i,j}}{D_g^{i,j-1} + D_g^{i,j}}; & u = x \quad e \quad s = l \\ \frac{2}{h^2} \frac{D_g^{i,j} D_g^{i,j+1}}{D_g^{i,j} + D_g^{i,j+1}}; & u = x \quad e \quad s = r \\ \frac{2}{h^2} \frac{D_g^{i-1,j} D_g^{i,j}}{D_g^{i-1,j} + D_g^{i,j}}; & u = y \quad e \quad s = l \\ \frac{2}{h^2} \frac{D_g^{i,j} D_g^{i+1,j}}{D_g^{i,j} + D_g^{i+1,j}}; & u = y \quad e \quad s = r \end{cases} \quad (3.19)$$

para as demais faces do par (i, j) . Os elementos nas demais diagonais da matriz pentadiagonal A_{gg} são da forma $-d_{gus}^{i,j}$, com $d_{gus}^{i,j}$ dado pela equação (3.19), dependendo da direção e da face.

Com isso, uma vez conhecidos $keff$ e as distribuições de fluxo no contorno do elemento combustível, da equação (3.18) obtem-se que,

$$\underline{\phi} = \left(A - \frac{1}{keff} F \right)^{-1} (L\underline{\psi}_{xl} + R\underline{\psi}_{xr} + B\underline{\psi}_{yl} + T\underline{\psi}_{yr}) \quad (3.20)$$

onde em $\underline{\phi}$ estão os fluxos médios em cada célula que compõe o elemento combustível.

Definindo:

$$M_L \equiv \left(A - \frac{1}{keff} F \right)^{-1} L,$$

$$M_R \equiv \left(A - \frac{1}{keff} F \right)^{-1} R,$$

$$M_B \equiv \left(A - \frac{1}{keff} F \right)^{-1} B,$$

e

$$M_T \equiv \left(A - \frac{1}{keff} F \right)^{-1} T,$$

a equação (3.20) torna-se

$$\underline{\phi} = M_L \underline{\psi}_{xl} + M_R \underline{\psi}_{xr} + M_B \underline{\psi}_{yl} + M_T \underline{\psi}_{yr}, \quad (3.21)$$

Uma vez conhecidas as distribuições de fluxos nas faces do elemento combustível ($\underline{\psi}_{xl}, \underline{\psi}_{xr}, \underline{\psi}_{yl}, \underline{\psi}_{yr}$), os fluxos médios em cada célula que compõe este elemento podem ser obtidos usando a equação (3.21).

CAPÍTULO IV

RECONSTRUÇÃO UTILIZANDO MÉTODO DA MÁXIMA ENTROPIA

4.1 O Método da máxima entropia

O conceito da entropia foi introduzido na ciência há mais de século e meio por (BOLTZMANN, 1890), originária de estudos de termodinâmica, onde foi introduzida para caracterizar o grau de desordem de um sistema., A partir do século passado, difundiram-se suas aplicações para diversas áreas. Chegou a teoria da informação através do trabalho pioneiro de Shannon (1948) como uma medida da quantidade de informação em uma mensagem. Na atualidade ela continua se desenvolvendo. Aplicações nos princípios de otimização da entropia podem ser vistas nos seguintes livros: Kapur & Kesavan 1992; Golan Judge & Miller 1996; Fang, Rajasekera & Tsao 1997.

A entropia representa a medida da informação que esta faltando ou da incerteza, a distribuição de probabilidade pode ser interpretada como uma causa e a informação como o efeito. (JAYNES, 1957) propõe resolver o problema usando o conceito de entropia configuracional da teoria da informação, fornecendo um meio para utilizar a informação disponível. (KULLBACK,1959) propõe encontrar a distribuição da probabilidade, que segue mais próxima de uma outra distribuição conhecida a priori, através da minimização de uma medida de divergência, entre as distribuições de probabilidade a posterior e a priori.

A distribuição encontrada pelo Método da Máxima Entropia (MME) (WU, 1997), é aquela que maximiza a função da entropia definida com as duas distribuições. Existem

muitas distribuições de probabilidade que satisfazem os dados e procura-se a distribuição que esteja mais próxima possível da verdadeira.

Utilizando o Método de Máxima Entropia pode-se achar valores muito próximos aos reais. A entropia é definida como:

$$S = -\sum_{i=1}^n P_i \ln P_i \quad (4.1)$$

onde n é o numero total de saídas, e P_i representa a probabilidade de saída i . Os valores de P_i que maximizam S , são submetidos às condições da informação disponível, dando como resultado a melhor e mais objetiva solução, de todas as soluções possíveis, dentro das informações que temos.

4.2 Aplicação do Método da Máxima Entropia.

Se uma distribuição de fluxo na fronteira é conhecida, a distribuição do fluxo pontual dentro de um elemento combustível, pode ser completamente reconstruída.

Encontrar as condições de fronteira precisas, que satisfaçam as quantidades médias dadas pelos cálculos nodais, é um problema inverso. O problema inverso surge quando as distribuições de probabilidade completas para um sistema não são conhecidas. Mas informação incompleta ou parcial relacionada a esta distribuição, mesmo que encontrada como quantidade media, pode ser utilizada para fornecer a reconstrução no elemento combustível heterogêneo. Então, o problema da reconstrução pontual do fluxo do nêutron pode ser formulado como um problema inverso.

Sendo assim, para aplicar o MME, primeiro transforma-se as distribuições de fluxo no contorno do elemento combustível em distribuições de probabilidades, da seguinte forma:

$$P_{gL}^l \equiv \frac{\Psi_{gxl}^{i,j}}{N\bar{\Psi}_{gxl}} ; j=1 \text{ e } l=i=1,N \quad (4.2)$$

$$P_{gR}^l \equiv \frac{\Psi_{gxr}^{i,j}}{N\bar{\Psi}_{gxr}} ; j=N \text{ e } l=i=1,N \quad (4.3)$$

$$P_{gB}^l \equiv \frac{\Psi_{gyl}^{i,j}}{N\bar{\Psi}_{gyl}} ; i=1 \text{ e } l=j=1,N \quad (4.4)$$

$$P_{gT}^l \equiv \frac{\Psi_{gyr}^{i,j}}{N\bar{\Psi}_{gyr}} ; i=N \text{ e } l=j=1,N \quad (4.5)$$

onde $\bar{\Psi}_{gus}$; $u = x,y$ e $s = l,r$, são os fluxos médios nas faces dos elementos combustíveis, calculados usando o método nodal apresentado no capítulo II, com o nodo do tamanho do elemento combustível. Pode ser observado que qualquer uma das probabilidades acima tem soma igual a 1, já que por exemplo

$$\frac{1}{N} \sum_{i=1}^N \Psi_{gxl}^{i,1} = \bar{\Psi}_{gxl} \quad (4.6)$$

com isso, a equação (3.21) pode ser assim reescrita

$$\underline{\phi} = \hat{M}_L \underline{P}_L + \hat{M}_R \underline{P}_R + \hat{M}_B \underline{P}_B + \hat{M}_T \underline{P}_T, \quad (4.7)$$

onde os \underline{P}_s ; $s = L, R, B$ e T , são matrizes $2N \times 1$ contendo as probabilidades definidas pelas equações (4.2) até (4.5), em quanto que as matrizes \hat{M}_s de $2N^2 \times 2N$, são matrizes multiplicadas pelos respectivos denominadores das equações (4.2) até (4.5).

Então, para calcular as probabilidades P_{gs}^l ; $s = L, T, R, B$ e $l = 1, N$, o seguinte problema de otimização deve ser resolvido:

$$\text{Maximizar } S = - \sum_{g=1}^2 \sum_{\substack{l \in \text{todas as} \\ \text{faces } s}} P_{gs}^l \ln P_{gs}^l, \quad (4.8)$$

sujeito aos seguintes vínculos:

$$\sum_{l \in s} P_{gs}^l = 1 \quad ; \quad g = 1, 2 \quad e \quad s = L, R, B, T \quad (4.9)$$

$$\frac{1}{N^2} \sum_{i,j=1}^N \phi_g^{i,j} \equiv \bar{\phi}_g \quad (4.10)$$

$$\frac{1}{N} \sum_{i=1}^N J_{gxl}^{i,1} \equiv \bar{J}_{gxl} \quad (4.11)$$

$$\frac{1}{N} \sum_{i=1}^N J_{gxr}^{i,N} \equiv \bar{J}_{gxr} \quad (4.12)$$

$$\frac{1}{N} \sum_{j=1}^N J_{gyl}^{1,j} \equiv \bar{J}_{gyl} \quad (4.13)$$

$$\frac{1}{N} \sum_{j=1}^N J_{gyr}^{N,j} \equiv \bar{J}_{gyr} \quad (4.14)$$

Onde o fluxo médio ($\bar{\phi}_g$) e as correntes líquidas médias nas faces (\bar{J}_{gus} ; $u = x, y$ e $s = l, r$) do elemento combustível são obtidos com o método nodal apresentado no capítulo II, enquanto que $\phi_g^{i,j}$ é o fluxo médio nas células que compõem o elemento combustível heterogêneo e $J_{gxl}^{i,1}$, $J_{gxr}^{i,N}$, $J_{gyl}^{1,j}$ e $J_{gyr}^{N,j}$ são as correntes líquidas médias nas faces das células voltadas para o contorno do elemento combustível.

Para escrever os vínculos das equações (4.10) até (4.14) em termos das probabilidades P_{gs}^l , procede-se como se segue.

Substituindo as componentes ($\phi_g^{i,j}$) do vetor $\bar{\phi}$, dadas pela equação (4.7), na equação (4.10) obtém-se:

$$\sum_{g=1}^2 \sum_{\substack{l \in \text{todas} \\ \text{as faces } s}} C_{gs}^{9,l} P_{gs}^l = N^2 \bar{\phi}_1, \quad (4.15)$$

$$\sum_{g=1}^2 \sum_{\substack{l \in \text{todas} \\ \text{as faces } s}} C_{gs}^{10,l} P_{gs}^l = N^2 \bar{\phi}_2, \quad (4.16)$$

Com os coeficientes $C_{gs}^{m,l}$; $m = 9, \dots, 18$, calculados a partir dos elementos das matrizes

\hat{M}_s ; $s = L, R, T, B$.

Usando a Lei de Fick e diferenças finitas, as correntes líquidas médias nas faces das células voltadas para o contorno do elemento combustível podem ser assim escritas:

$$\bar{J}_{gxl}^{i,1} = D_g \frac{\phi_g^{i,1} - \psi_{gxl}^{i,1}}{a/2}; \quad i = 1, N \quad (4.17)$$

$$\bar{J}_{gxr}^{i,N} = D_g \frac{\psi_{gxr}^{i,N} - \phi_g^{i,N}}{a/2}; \quad i = 1, N \quad (4.18)$$

$$\bar{J}_{gyl}^{1,j} = D_g \frac{\phi_g^{1,j} - \psi_{gyl}^{1,j}}{a/2}; \quad j = 1, N \quad (4.19)$$

$$\bar{J}_{gxr}^{N,j} = D_g \frac{\psi_{gxr}^{N,j} - \phi_g^{N,j}}{a/2}; \quad j = 1, N \quad (4.20)$$

Substituindo as equações (4.17) até (4.20), respectivamente, nas equações (4.11) até (4.14), fazendo uso da equação (4.10) e lembrando que, por exemplo,

$$\frac{1}{N} \sum_{i=1}^N \psi_{gxl}^{i,1} = \bar{\psi}_{gxl},$$

onde $\bar{\psi}_{gxl}$; $u = x, y$ e $s = l, r$ são os fluxos médios nas faces do elemento combustível,

obtidos com o método nodal apresentado no capítulo II, obtem-se que :

$$\sum_{i=1}^N \phi_g^{i,1} = N \left(\bar{\psi}_{gxl} + \frac{a}{2D_g} \bar{J}_{gxl} \right), \quad (4.21)$$

$$\sum_{i=1}^N \phi_g^{i,N} = N \left(\bar{\psi}_{gxr} + \frac{a}{2D_g} \bar{J}_{gxr} \right), \quad (4.22)$$

$$\sum_{j=1}^N \phi_g^{1,j} = N \left(\bar{\psi}_{ylr} - \frac{a}{2D_g} \bar{J}_{gyl} \right), \quad (4.23)$$

e

$$\sum_{j=1}^N \phi_g^{N,j} = N \left(\bar{\psi}_{gyr} + \frac{a}{2D_g} \bar{J}_{gyr} \right), \quad (4.24)$$

onde a é o tamanho da célula e D_g é coeficiente de difusão das células no contorno do elemento combustível, que são todas do mesmo tipo.

Agora, substituindo as respectivas componentes do vetor $\bar{\phi}$, dadas pela equação

(4.7), nas equações (4.21) até (4.24), obtem-se:

$$\sum_{g=1}^2 \sum_{\substack{l \in \text{todas} \\ \text{as faces } s}} C_{gs}^{11,l} P_{gs}^l = N \left(\bar{\psi}_{1xl} - \frac{a}{2D_1} \bar{J}_{1xl} \right), \quad (4.25)$$

$$\sum_{g=1}^2 \sum_{\substack{l \in \text{todas} \\ \text{as faces } s}} C_{gs}^{12,l} P_{gs}^l = N \left(\bar{\psi}_{2xl} - \frac{a}{2D_2} \bar{J}_{2xl} \right), \quad (4.26)$$

$$\sum_{g=1}^2 \sum_{\substack{l \in \text{todas} \\ \text{as faces } s}} C_{gs}^{13,l} P_{gs}^l = N \left(\bar{\psi}_{1xr} + \frac{a}{2D_1} \bar{J}_{1xr} \right), \quad (4.27)$$

$$\sum_{g=1}^2 \sum_{\substack{l \in \text{todas} \\ \text{as faces } s}} C_{gs}^{14,l} P_{gs}^l = N \left(\bar{\psi}_{2xr} + \frac{a}{2D_2} \bar{J}_{2xr} \right), \quad (4.28)$$

$$\sum_{g=1}^2 \sum_{\substack{l \in \text{todas} \\ \text{as faces } s}} C_{gs}^{15,l} P_{gs}^l = N \left(\bar{\psi}_{1yl} - \frac{a}{2D_1} \bar{J}_{1yl} \right), \quad (4.29)$$

$$\sum_{g=1}^2 \sum_{\substack{l \in \text{todas} \\ \text{as faces } s}} C_{gs}^{16,l} P_{gs}^l = N \left(\bar{\Psi}_{2yl} - \frac{a}{2D_2} \bar{J}_{2yl} \right), \quad (4.30)$$

$$\sum_{g=1}^2 \sum_{\substack{l \in \text{todas} \\ \text{as faces } s}} C_{gs}^{17,l} P_{gs}^l = N \left(\bar{\Psi}_{1yr} + \frac{a}{2D_1} \bar{J}_{1yr} \right), \quad (4.31)$$

$$\sum_{g=1}^2 \sum_{\substack{l \in \text{todas} \\ \text{as faces } s}} C_{gs}^{18,l} P_{gs}^l = N \left(\bar{\Psi}_{2yr} + \frac{a}{2D_2} \bar{J}_{2yr} \right), \quad (4.32)$$

com os coeficientes $C_{gs}^{m,l}$; $m = 9, \dots, 18$, calculados a partir dos elementos das matrizes

\hat{M}_s ; $s = L, R, T, B$.

Resumindo, o problema de otimização consiste, então, em maximizar a entropia (vide equação (4.8)), com os vínculos dados pelas equações (4.9) (num total de 8 vínculos) e mais as equações (4.15), (4.16) e (4.25) até (4.32). Mas secundo o critério de Kuhn – Tucker, em Teoria de Otimização (STRANG,1986) a solução deste problema pode ser obtido da seguinte forma:

$$P_{1L}^l = \exp \left(-1 - \lambda_1 - \sum_{m=9}^{18} C_{1L}^{m,l} \lambda_m \right), \quad l \in L, \quad (4.33)$$

$$P_{2L}^l = \exp \left(-1 - \lambda_2 - \sum_{m=9}^{18} C_{2L}^{m,l} \lambda_m \right), \quad l \in L, \quad (4.34)$$

$$P_{1R}^l = \exp \left(-1 - \lambda_3 - \sum_{m=9}^{18} C_{1R}^{m,l} \lambda_m \right), \quad l \in R, \quad (4.35)$$

$$P_{2R}^l = \exp \left(-1 - \lambda_4 - \sum_{m=9}^{18} C_{2R}^{m,l} \lambda_m \right), \quad l \in R, \quad (4.36)$$

$$P_{1B}^l = \exp \left(-1 - \lambda_5 - \sum_{m=9}^{18} C_{1B}^{m,l} \lambda_m \right), \quad l \in B, \quad (4.37)$$

$$P_{2B}^l = \exp\left(-1 - \lambda_6 - \sum_{m=9}^{18} C_{2B}^{m,l} \lambda_m\right), \quad l \in B, \quad (4.38)$$

$$P_{1T}^l = \exp\left(-1 - \lambda_7 - \sum_{m=9}^{18} C_{1T}^{m,l} \lambda_m\right), \quad l \in T, \quad (4.39)$$

$$P_{2T}^l = \exp\left(-1 - \lambda_8 - \sum_{m=9}^{18} C_{2T}^{m,l} \lambda_m\right), \quad l \in T, \quad (4.40)$$

onde os λ_m ; $m = 1, 18$, são multiplicadores de Lagrange. Para detalhes sobre a determinação dos multiplicadores usando a entropia associado a distancia de Bregman vide (Apêndice A).

CAPÍTULO V

APRESENTAÇÃO E ANÁLISE DE RESULTADOS

Neste capítulo apresentamos os resultados obtidos com a aplicação do MME (apresentado no capítulo IV) na reconstrução da distribuição pino a pino do fluxo de nêutrons pino a pino em um elemento combustível.

O núcleo do reator adotado é mostrado na Figura 5.1 que ilustra os elementos combustíveis e a condição de contorno de corrente líquida, nula ($J=0$), onde F-1 representa combustível do tipo 1, F-2 combustível do tipo 2, w água e CR1 barra de controle.

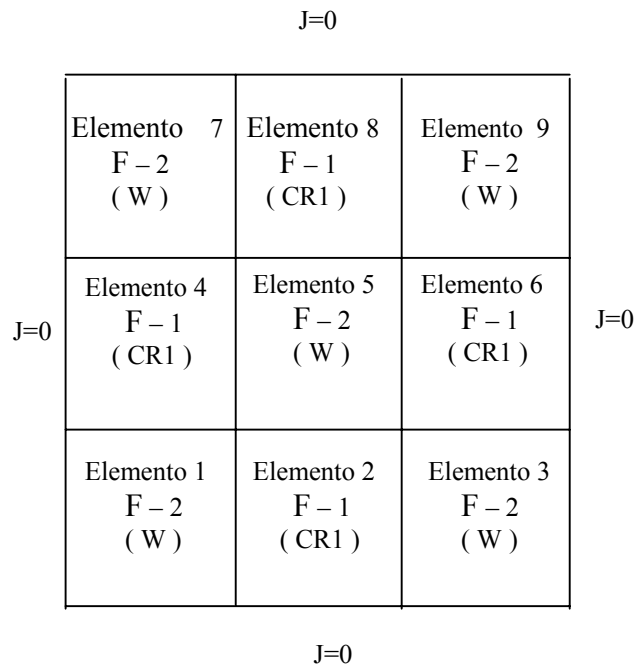


Figura 5.1 Configuração do núcleo do reator.

A Figura 5.2 apresenta a forma detalhada de cada elemento combustível presente na Figura 5.1 e na tabela 5.1 estão os dados nucleares para os diferentes tipos de células que compõem os elementos combustíveis.

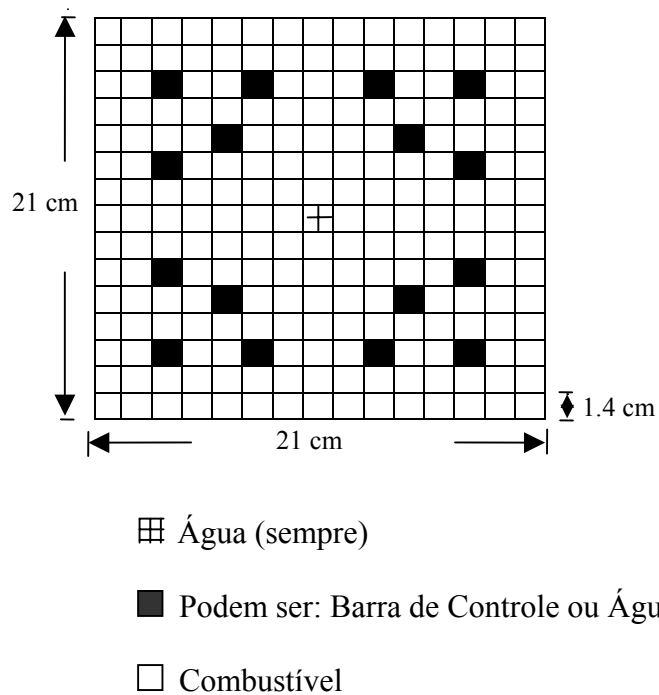


Figura 5.2 A geometria heterogênea dos elementos combustíveis

Tabela 5.1 Dados nucleares das células que compõem os elementos combustíveis

Parâmetros	g	Combustível 1 (F - 1)	Combustível 2 (F - 2)	Barra de Controle	Água (w)
$D_g (cm)$	1	1.500	1.500	1.1133	1.700
	2	0.400	0.400	0.18401	0.350
$\sum_{gg'} (cm^{-1})$	1	0.020	0.020	0.037529	0.035
	2	0.0	0.0	0.0	0.0
$\sum_{ag} (cm^{-1})$	1	0.013	0.010	0.049890	0.001
	2	0.180	0.150	0.96726	0.050
$\nu \sum_{fg} (cm^{-1})$	1	0.0065	0.005	0.0	0.0
	2	0.240	0.180	0.0	0.0
$\kappa \sum_{fg} \left(\frac{W}{cm} \right)$	1	8.850×10^{-14}	8.850×10^{-14}	0.0	0.0
	2	3.168×10^{-12}	3.168×10^{-12}	0.0	0.0

Usando o programa NEM2D, com malha fina, cada diferente elemento combustível, presente no núcleo do reator da figura 5.1, foi homogeneizado e os parâmetros resultantes do processo de homogeneização estão mostrados na tabela 5.2

Tabela 5.2 Dados homogeneizados dos elementos combustíveis.

Parâmetros	g	Combustível 1 (F - 1) (CR1)	Combustível 2 (F - 2) (w)
$D_g (cm)$	1	1.4448	1.5067
	2	0.33109	0.40401
$\sum_{gg'} (cm^{-1})$	1	0.020847	0.021008
	2	0.0	0.0
$\sum_{ag} (cm^{-1})$	1	0.010	0.0092744
	2	0.17785	0.14501
$\nu \sum_{fg} (cm^{-1})$	1	0.0059026	0.0045999
	2	0.19389	0.16921
$\kappa \sum_{fg} \left(\frac{W}{cm} \right)$	1	$8.0366e^{-14}$	$6.0719e^{-14}$
	2	$2.5593 e^{-12}$	$2.2336e^{-12}$

Utilizando os dados da Tabela 5.2, com a configuração da Figura 5.1, com malha grossa, o fluxo médio e os fluxos e correntes médios nas faces de cada um dos nove elementos da figura 5.1 foram calculados, usando o programa NEM2D. Estes valores médios, apresentados na Tabela 5.3, são usados pelo MME para reconstrução da distribuição pino a pino do fluxo de nêutrons em cada elemento combustível.

Tabela 5.3 Fluxo e Corrente médios homogêneos, obtidos com NEM2D

	Grupo	Elemento 1	Elemento 2	Elemento 3	Elemento 4	Elemento 5	Elemento 6	Elemento 7	Elemento 8	Elemento 9
$\bar{\phi}_g$	1	6.6324	5.3583	6.6324	5.3583	5.6351	5.3583	6.6324	5.3583	6.6324
	2	0.90983	0.57962	0.90983	0.57962	0.76089	0.57962	0.90983	0.57962	0.90983
$\bar{\psi}_{gyr}$	1	5.7783	5.5234	5.7783	5.7783	5.5234	5.7783	7.0707	5.3061	7.0707
	2	0.70693	0.68428	0.70693	0.70693	0.68428	0.70693	0.9864	0.55659	0.9864
$\bar{\psi}_{gxr}$	1	5.7783	5.7783	7.0707	5.5234	5.5234	5.3061	5.7783	5.7783	7.0707
	2	0.70693	0.70693	0.9864	0.68428	0.68428	0.55659	0.70693	0.70693	0.9864
$\bar{\psi}_{gyl}$	1	7.0707	5.3061	7.0707	5.7783	5.5234	5.7783	5.7783	5.5234	5.7783
	2	0.9864	0.55659	0.9864	0.70693	0.68428	0.70693	0.70693	0.68428	0.70693
$\bar{\psi}_{gxl}$	1	7.0707	5.7783	5.7783	5.3061	5.5234	5.5234	7.0707	5.7783	5.7783
	2	0.9864	0.70693	0.70693	0.55659	0.68428	0.68428	0.9864	0.70693	0.70693
\bar{J}_{gyr}	1	0.17675	-0.062279	0.17675	-0.17675	0.062279	-0.17675	0	0	0
	2	0.02644	-0.020826	0.02644	-0.02644	0.020826	-0.02644	0	0	0
\bar{J}_{gxr}	1	0.17675	-0.17675	0	-0.062279	0.062279	0	0.17675	-0.17675	0
	2	0.02644	-0.02644	0	-0.020826	0.020826	0	0.02644	-0.02644	0
\bar{J}_{gyl}	1	0	0	0	0.17675	-0.062279	0.17675	-0.17675	0.062279	-0.17675
	2	0	0	0	0.02644	-0.020826	0.02644	-0.02644	0.020826	-0.02644
\bar{J}_{gxl}	1	0	0.17675	-0.17675	0	-0.062279	0.062279	0	0.17675	-0.17675
	2	0	0.02644	-0.02644	0	-0.020826	0.020826	0	0.02644	-0.02644

A figura 5.3 mostra para um elemento combustível qualquer, os parâmetros que o NEM2D fornece, inclusive keff (fator de multiplicação), que para o núcleo em questão é 0.8731819.

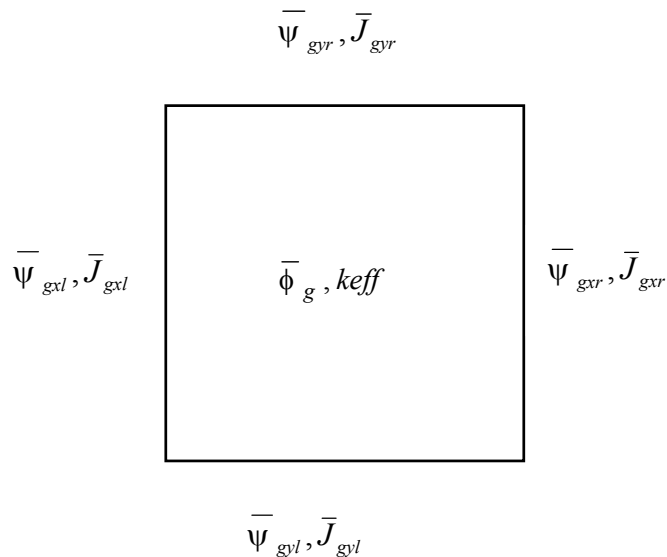


Figura. 5.3 Parâmetros médios no elemento combustível fornecidos pelo NEM2D

Usando, então, os dados da Tabela 5.3, pode-se obter os multiplicadores de Lagrange que são usados no cálculo das probabilidades P_{gs}^l ; $s = L, R, B, T$ e $l = 1, 18$. A Tabela 5.4 mostra estes multiplicadores.

Tabela 5.4 Multiplicadores de Lagrange

	Elemento 1	Elemento 2	Elemento 3	Elemento 4	Elemento 5	Elemento 6	Elemento 7	Elemento 8	Elemento 9
1	-2.5535	-2.714	-2.5535	-2.7641	-2.5977	-2.7641	-2.7096	-2.6718	-2.709
2	-134.96	-40.343	-155.71	-50.93	-90.723	-51.736	-136.66	-56.663	-182.81
3	-2.5535	-2.7641	-2.7096	-2.714	-2.5977	-2.6713	-2.5535	-2.7648	-2.709
4	-134.96	-40.169	-152.23	-52.902	-90.723	-55.06	-140.12	-52.824	-182.81
5	-2.7095	-2.6713	-2.7096	-2.7641	-2.5977	-2.7641	-2.5535	-2.7145	-2.5532
6	-131.52	-41.047	-152.23	-50.93	-90.723	-51.736	-140.12	-55.218	-186.09
7	-2.7095	-2.7641	-2.5535	-2.6713	-2.5977	-2.714	-2.7096	-2.7648	-2.5532
8	-131.52	-40.169	-155.7	-54.166	-90.723	-53.682	-136.66	-52.824	-186.09
9	-16.986	-4.5861	-16.984	-4.5861	-10.431	-4.5856	-16.987	-4.5475	-17.014
10	-8622.6	-1678.6	-10178	-3208.6	-5289.4	-3456.5	-9011	-3835.9	-12341
11	1.5071	0.9982	1.5063	0.64865	0.78412	0.64847	0.076454	1.0935	0.074526
12	4389.5	1186	5103.6	1634.4	2866.1	1684.1	4475.2	1861.9	6046.2
13	1.5069	0.6486	0.076937	0.99815	0.78404	1.0953	1.5065	0.64873	0.074489
14	4389.5	1180.5	5011.1	1686.5	2866.1	1776.2	4567.3	1756.4	6046.2
15	0.076029	1.095	0.076994	0.64868	0.7839	0.64846	1.5066	0.99704	1.5089
16	4297.9	1209.3	5011	1634.4	2866.1	1684.1	4567.3	1819.4	6134.1
17	0.076141	0.64863	1.5063	1.095	0.78409	0.99839	0.076454	0.64864	1.5089
18	4297.8	1180.5	5103.5	1724.3	2866.1	1735.5	4475.2	1756.4	6134

Na Figura 5.4 são apresentadas as distribuições (reconstruída e de referência) do fluxo para grupo de energia rápido em um dos contornos do núcleo do reator, já que ela é mesma em qualquer das quatro faces do núcleo, pois o mesmo é simétrico. Lembrando que cada elemento se divide em 15×15 pinos (ver figuras 5.1 e 5.2) quadrados, de lado 1,4 cm, cada face do núcleo tem 45 pinos, ou seja, 63 cm.

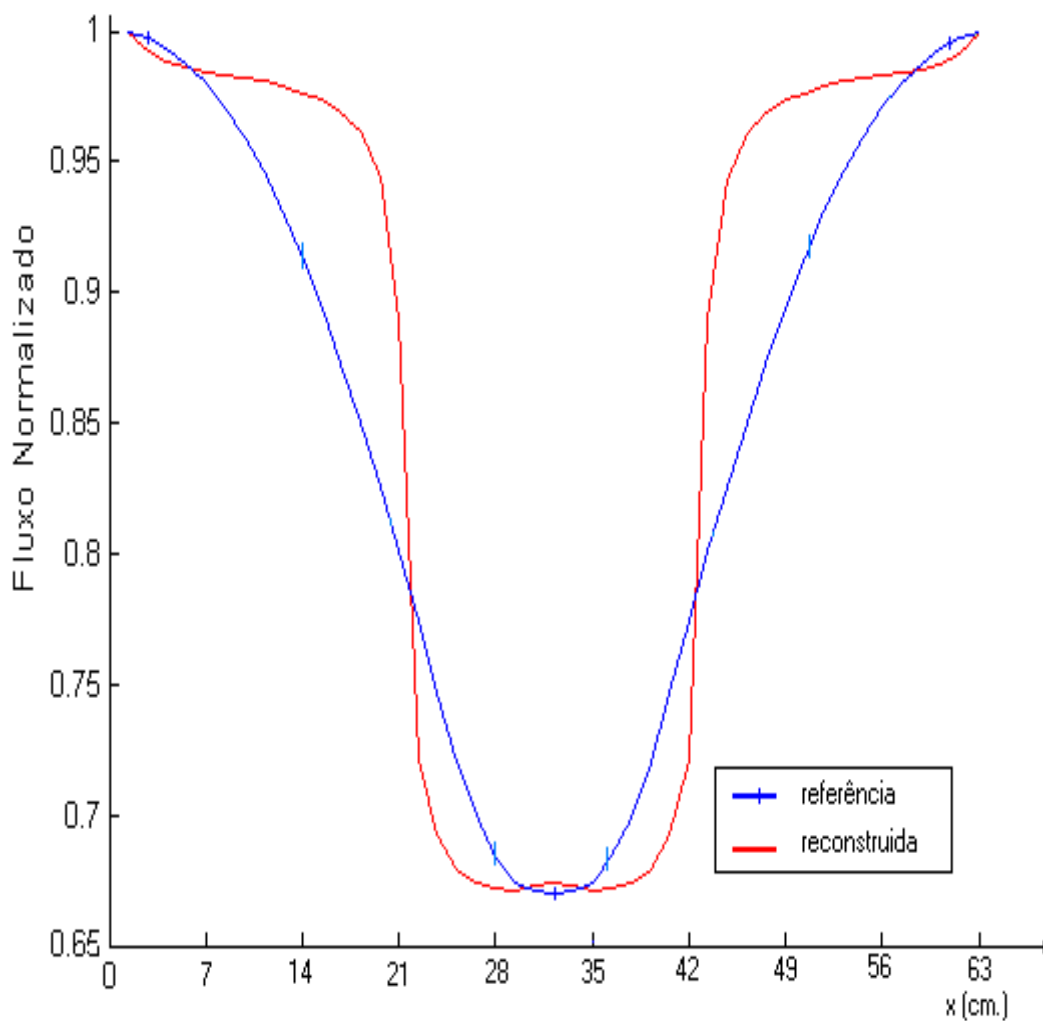


Figura 5.4 Distribuição de fluxo rápido no contorno do núcleo do reator

Comparando os resultados obtidos pelo MME com aqueles de referência, os desvios relativos percentuais ($d_g^{i,j}$), dados por:

$$d_g^{i,j} = \frac{(\phi_{g,MME}^{i,j} - \phi_{g,ref}^{i,j})}{\phi_{g,ref}^{i,j}} \times 100\%, \quad (5.1)$$

são apresentados nas Tabelas 5.5, 5.6 e 5.7, juntamente com os fluxos rápidos médios (de referência e reconstruídos), em cada célula que compõe os elementos combustíveis 1, 2 e 5, respectivamente. Em cada célula são apresentados três dados, o primeiro é o fluxo obtido com o NEM, o segundo é o fluxo obtido com MME e o terceiro é o desvio relativo percentual entre os dois dados anteriores. O mesmo vale para as Tabelas 5.8, 5.9 e 5.10.

Tabela 5. 5 Distribuições de fluxo rápido e desvio relativo percentual para o elemento combustível 1.

	1	2	3	4	5	6	7	8	9	10	11	12	13	14	15
1	1.0000	0.9974	0.9929	0.9871	0.9797	0.9704	0.9596	0.9466	0.9312	0.9135	0.8942	0.8731	0.8500	0.8259	0.8007
	1.0000	0.9973	0.9943	0.9923	0.9903	0.9883	0.9874	0.9862	0.9847	0.9826	0.9810	0.9779	0.9715	0.9566	0.9085
	0	0.0061	0.1358	0.5179	1.0830	1.8522	2.8929	4.1847	5.7451	7.5751	9.7092	12.0102	14.2974	15.8339	13.4701
2	0.9974	0.9936	0.9874	0.9830	0.9755	0.9650	0.9561	0.9441	0.9277	0.9086	0.8908	0.8697	0.8458	0.8231	0.7986
	0.9973	0.9977	0.9946	0.9952	0.9932	0.9890	0.9890	0.9865	0.9811	0.9726	0.9669	0.9557	0.9362	0.9092	0.8568
	0.0061	0.4198	0.7290	1.2464	1.8180	2.4873	3.4404	4.4864	5.7486	7.0450	8.5455	9.8958	10.6868	10.4584	7.2855
3	0.9929	0.9874	0.9773	0.9761	0.9685	0.9552	0.9506	0.9402	0.9224	0.8999	0.8854	0.8643	0.8382	0.8192	0.7956
	0.9943	0.9946	0.9829	0.9929	0.9905	0.9771	0.9858	0.9832	0.9734	0.9522	0.9507	0.9346	0.9022	0.8815	0.8379
	0.1358	0.7290	0.5716	1.7226	2.2703	2.2942	3.7035	4.5704	5.5343	5.8054	7.3721	8.1317	7.6426	7.6060	5.3266
4	0.9873	0.9830	0.9761	0.9704	0.9617	0.9540	0.9470	0.9360	0.9196	0.8994	0.8801	0.8610	0.8388	0.8171	0.7927
	0.9923	0.9952	0.9929	0.9934	0.9890	0.9862	0.9853	0.9798	0.9696	0.9542	0.9388	0.9220	0.8967	0.8681	0.8296
	0.5045	1.2464	1.7226	2.3729	2.8371	3.3832	4.0422	4.6835	5.4355	6.0939	6.6588	7.0885	6.8980	6.2434	4.6571
5	0.9797	0.9755	0.9685	0.9617	0.9510	0.9487	0.9420	0.9306	0.9154	0.8954	0.8718	0.8556	0.8348	0.8137	0.7898
	0.9903	0.9932	0.9905	0.9890	0.9755	0.9837	0.9818	0.9747	0.9635	0.9464	0.9189	0.9093	0.8851	0.8587	0.8247
	1.0830	1.8180	2.2703	2.8371	2.5861	3.6862	4.2171	4.7371	5.2516	5.7032	5.4051	6.2740	6.0253	5.5322	4.4238
6	0.9704	0.9650	0.9552	0.9540	0.9487	0.9431	0.9346	0.9229	0.9089	0.8917	0.8718	0.8509	0.8266	0.8092	0.7869
	0.9883	0.9890	0.9771	0.9862	0.9837	0.9819	0.9764	0.9676	0.9565	0.9414	0.9217	0.9006	0.8675	0.8509	0.8214
	1.8522	2.4873	2.2942	3.3832	3.6862	4.1172	4.4784	4.8395	5.2400	5.5796	5.7286	5.8407	4.9463	5.1575	4.3877
7	0.9596	0.9561	0.9506	0.9470	0.9420	0.9346	0.9239	0.9111	0.8997	0.8857	0.8683	0.8484	0.8268	0.8065	0.7843
	0.9874	0.9890	0.9858	0.9853	0.9818	0.9764	0.9681	0.9563	0.9472	0.9341	0.9169	0.8966	0.8719	0.8482	0.8197
	2.8929	3.4404	3.7035	4.0422	4.2171	4.4784	4.7742	4.9644	5.2863	5.4691	5.5956	5.6751	5.4609	5.1714	4.5097
8	0.9466	0.9441	0.9402	0.9360	0.9306	0.9229	0.9111	0.8955	0.8884	0.8767	0.8610	0.8426	0.8230	0.8024	0.7808
	0.9862	0.9865	0.9832	0.9798	0.9747	0.9676	0.9563	0.9356	0.9247	0.9090	0.8901	0.8681	0.8449	0.8183	0.8183
	4.1847	4.4864	4.5704	4.6835	4.7371	4.8395	4.9644	4.4737	5.2992	5.4689	5.5763	5.6293	5.4817	5.2923	4.8060
9	0.9312	0.9277	0.9224	0.9196	0.9154	0.9089	0.8997	0.8884	0.8783	0.8660	0.8506	0.8329	0.8135	0.7957	0.7759
	0.9847	0.9811	0.9734	0.9696	0.9635	0.9565	0.9472	0.9355	0.9264	0.9142	0.8987	0.8809	0.8596	0.8403	0.8169
	5.7451	5.7486	5.5343	5.4355	5.2516	5.2400	5.2863	5.2992	5.4791	5.5632	5.6451	5.7532	5.6596	5.6018	5.2895
10	0.9135	0.9086	0.8999	0.8994	0.8954	0.8917	0.8857	0.8767	0.8660	0.8523	0.8363	0.8201	0.8006	0.7877	0.7704
	0.9826	0.9726	0.9522	0.9542	0.9464	0.9414	0.9341	0.9247	0.9142	0.9010	0.8844	0.8686	0.8427	0.8346	0.8158
	7.5751	7.0450	5.8054	6.0939	5.7032	5.5796	5.4691	5.4689	5.5632	5.7033	5.7471	5.9139	5.2601	5.9494	5.8880
11	0.8942	0.8908	0.8854	0.8801	0.8718	0.8718	0.8683	0.8610	0.8506	0.8363	0.8190	0.8092	0.7956	0.7817	0.7651
	0.9810	0.9669	0.9507	0.9388	0.9189	0.9217	0.9169	0.9090	0.8987	0.8844	0.8622	0.8591	0.8452	0.8324	0.8154
	9.7092	8.5455	7.3721	6.6588	5.4051	5.7286	5.5956	5.5763	5.6451	5.7471	5.2693	6.1618	6.2412	6.4842	6.5743
12	0.8731	0.8697	0.8643	0.8610	0.8556	0.8509	0.8484	0.8426	0.8329	0.8201	0.8092	0.7988	0.7861	0.7743	0.7603
	0.9779	0.9557	0.9346	0.9220	0.9093	0.9006	0.8966	0.8901	0.8809	0.8686	0.8591	0.8507	0.8383	0.8286	0.8153
	12.0102	9.8958	8.1317	7.0885	6.2740	5.8407	5.6751	5.6293	5.7532	5.9139	6.1618	6.4882	6.6388	7.0091	7.2296
13	0.8500	0.8458	0.8382	0.8388	0.8348	0.8266	0.8268	0.8230	0.8135	0.8006	0.7956	0.7861	0.7725	0.7661	0.7560
	0.9715	0.9362	0.9022	0.8967	0.8851	0.8675	0.8719	0.8681	0.8596	0.8427	0.8452	0.8383	0.8216	0.8230	0.8152
	14.2974	10.6868	7.6426	6.8980	6.0253	4.9463	5.4609	5.4817	5.6596	5.2601	6.2412	6.6388	6.3559	7.4384	7.8342
14	0.8259	0.8231	0.8192	0.8171	0.8137	0.8092	0.8065	0.8025	0.7957	0.7877	0.7817	0.7743	0.7661	0.7596	0.7522
	0.9566	0.9092	0.8815	0.8681	0.8587	0.8509	0.8482	0.8449	0.8403	0.8346	0.8324	0.8286	0.8230	0.8206	0.8161
	15.8339	10.4584	7.6060	6.2434	5.5322	5.1575	5.1714	5.2751	5.6018	5.9494	6.4842	7.0091	7.4384	8.0294	8.4967
15	0.8007	0.7987	0.7956	0.7927	0.7898	0.7869	0.7843	0.7809	0.7759	0.7704	0.7651	0.7603	0.7560	0.7522	0.7480
	0.9085	0.8568	0.8379	0.8296	0.8247	0.8214	0.8197	0.8183	0.8169	0.8158	0.8154	0.8153	0.8152	0.8161	0.8171
	13.4701	7.2679	5.3266	4.6571	4.4238	4.3877	4.5097	4.7884	5.2895	5.8880	6.5743	7.2296	7.8342	8.4967	9.2386

Tabela 5. 6 Distribuições de fluxo rápido e desvio relativo percentual para o elemento combustível, 2

	1	2	3	4	5	6	7	8	9	10	11	12	13	14	15
1	0.77472	0.74653	0.72004	0.69906	0.68384	0.67427	0.67034	0.66968	0.67034	0.67427	0.68384	0.69906	0.72004	0.74653	0.77459
	0.7830	0.7594	0.7478	0.7424	0.7391	0.7370	0.7372	0.7375	0.7372	0.7370	0.7391	0.7424	0.7478	0.7594	0.7830
	1.0688	1.724	3.8553	6.1998	8.0808	9.3034	9.974	10.127	9.974	9.3034	8.0808	6.1998	3.8553	1.724	1.0857
2	0.7717	0.74062	0.71033	0.69066	0.67598	0.66536	0.6647	0.66588	0.6647	0.66536	0.67598	0.69066	0.71033	0.74062	0.7717
	0.7965	0.7677	0.7444	0.7362	0.7297	0.7239	0.7281	0.7302	0.7281	0.7239	0.7297	0.7362	0.7444	0.7677	0.7965
	3.2137	3.6564	4.7964	6.5937	7.947	8.7982	9.5381	9.6594	9.5381	8.7982	7.947	6.5937	4.7964	3.6564	3.2137
3	0.76764	0.73328	0.69394	0.67939	0.66575	0.65067	0.65827	0.66247	0.65827	0.65067	0.66575	0.67939	0.69394	0.73328	0.76764
	0.7978	0.7663	0.7199	0.7252	0.7168	0.6945	0.7180	0.7234	0.7180	0.6945	0.7168	0.7252	0.7199	0.7663	0.7978
	3.9289	4.5031	3.741	6.7428	7.668	6.7361	9.0738	9.1974	9.0738	6.7361	7.668	6.7428	3.741	4.5031	3.9289
4	0.76462	0.73118	0.69801	0.67624	0.66063	0.65591	0.6609	0.66391	0.6609	0.65591	0.66063	0.67624	0.69801	0.73118	0.76462
	0.7979	0.7697	0.7401	0.7262	0.7138	0.7124	0.7208	0.7242	0.7208	0.7124	0.7138	0.7262	0.7401	0.7697	0.7979
	4.3525	5.2682	6.03	7.3879	8.0484	8.6125	9.0634	9.0811	9.0634	8.6125	8.0484	7.3879	6.03	5.2682	4.3525
5	0.76226	0.72935	0.6967	0.6744	0.65591	0.66142	0.66732	0.66929	0.66732	0.66142	0.65591	0.6744	0.6967	0.72935	0.76226
	0.7973	0.7701	0.7404	0.7243	0.6966	0.7171	0.7258	0.7285	0.7258	0.7171	0.6966	0.7243	0.7404	0.7701	0.7973
	4.5969	5.5872	6.2724	7.3992	6.2036	8.4183	8.7634	8.8467	8.7634	8.4183	6.2036	7.3992	6.2724	5.5872	4.5969
6	0.76042	0.72764	0.69027	0.67821	0.67139	0.67178	0.67453	0.67558	0.67453	0.67178	0.67139	0.67821	0.69027	0.72751	0.76042
	0.7968	0.7690	0.7234	0.7292	0.7247	0.7292	0.7332	0.7345	0.7332	0.7292	0.7247	0.7292	0.7234	0.7690	0.7968
	4.7842	5.6841	4.7996	7.5183	7.9402	8.5474	8.6979	8.7214	8.6979	8.5474	7.9402	7.5183	4.7996	5.703	4.7842
7	0.75951	0.73079	0.70378	0.68935	0.68293	0.68083	0.68004	0.67926	0.68004	0.68083	0.68293	0.68935	0.70378	0.73079	0.75951
	0.7978	0.7755	0.7518	0.7427	0.7382	0.7383	0.7390	0.7380	0.7390	0.7383	0.7382	0.7427	0.7518	0.7755	0.7978
	5.0414	6.118	6.8232	7.7392	8.0931	8.4412	8.6701	8.6476	8.6701	8.4412	8.0931	7.7392	6.8232	6.118	5.0414
8	0.75767	0.73197	0.70915	0.6946	0.68739	0.68463	0.68227	0.6786	0.68227	0.68463	0.68739	0.6946	0.70915	0.73197	0.75767
	0.7985	0.7787	0.7591	0.7486	0.7436	0.7424	0.7409	0.7323	0.7409	0.7424	0.7436	0.7486	0.7591	0.7787	0.7985
	5.3889	6.3841	7.0436	7.7743	8.1773	8.4381	8.5934	7.9134	8.5934	8.4381	8.1773	7.7743	7.0436	6.3841	5.3889
9	0.75361	0.72712	0.7022	0.68961	0.6845	0.68345	0.68332	0.68266	0.68332	0.68345	0.6845	0.68961	0.7022	0.72712	0.75347
	0.7983	0.7767	0.7537	0.7453	0.7413	0.7417	0.7427	0.7417	0.7427	0.7417	0.7413	0.7453	0.7537	0.7767	0.7983
	5.9301	6.8187	7.3341	8.0756	8.298	8.5229	8.6899	8.6485	8.6899	8.5229	8.298	8.0756	7.3341	6.8187	5.9498
10	0.74862	0.7203	0.68739	0.67886	0.6748	0.67742	0.68162	0.68293	0.68162	0.67742	0.67467	0.67886	0.68739	0.7203	0.74862
	0.7977	0.7716	0.7274	0.7346	0.7309	0.7361	0.7407	0.7421	0.7407	0.7361	0.7309	0.7346	0.7274	0.7716	0.7977
	6.5561	7.122	5.8206	8.2108	8.3136	8.6623	8.6676	8.6641	8.6676	8.6623	8.3344	8.2108	5.8206	7.122	6.5561
11	0.74508	0.71912	0.69302	0.67611	0.66208	0.67099	0.67886	0.68148	0.67886	0.67099	0.66208	0.67611	0.69302	0.71912	0.74508
	0.7989	0.7746	0.7473	0.7330	0.7063	0.7280	0.7373	0.7403	0.7373	0.7280	0.7063	0.7473	0.7746	0.7989	
	7.2234	7.715	7.8324	8.4143	6.679	8.4964	8.6085	8.6312	8.6085	8.4964	6.679	8.4143	7.8324	7.715	7.2234
12	0.74259	0.71886	0.6946	0.6807	0.67099	0.67034	0.67834	0.6824	0.67834	0.67034	0.67099	0.6807	0.6946	0.71886	0.74259
	0.8004	0.7765	0.7502	0.7389	0.7281	0.7274	0.7367	0.7404	0.7367	0.7274	0.7281	0.7389	0.7502	0.7765	0.8004
	7.7849	8.0183	8.0046	8.55	8.5113	8.5121	8.6034	8.4994	8.6034	8.5121	8.5113	8.55	8.0046	8.0183	7.7849
13	0.74141	0.71951	0.69237	0.68817	0.68175	0.67204	0.68358	0.68883	0.68345	0.67191	0.68175	0.68817	0.69237	0.71951	0.74141
	0.8019	0.7766	0.7341	0.7428	0.7359	0.7140	0.7388	0.7444	0.7388	0.7140	0.7359	0.7428	0.7341	0.7766	0.8019
	8.1588	7.9346	6.0271	7.9384	7.9428	6.2437	8.0781	8.0673	8.0986	6.2642	7.9428	7.9384	6.0271	7.9346	8.1588
14	0.7422	0.72738	0.7123	0.70522	0.7001	0.69643	0.69971	0.70207	0.69971	0.69643	0.7001	0.70522	0.7123	0.72738	0.74207
	0.8038	0.7838	0.7653	0.7595	0.7544	0.7494	0.7540	0.7562	0.7540	0.7494	0.7544	0.7595	0.7653	0.7838	0.8038
	8.2996	7.7566	7.4407	7.6969	7.756	7.6059	7.7589	7.7101	7.7589	7.6059	7.756	7.6969	7.4407	7.7566	8.3186
15	0.74246	0.73472	0.72672	0.72122	0.71768	0.7161	0.7165	0.71715	0.7165	0.7161	0.71768	0.72122	0.72672	0.73459	0.74246
	0.7989	0.7842	0.7756	0.7714	0.7686	0.7668	0.7671	0.7674	0.7671	0.7668	0.7686	0.7714	0.7756	0.7842	0.7989
	7.6018	6.7345	6.7261	6.9577	7.0951	7.08	7.0621	7.0069	7.0621	7.08	7.0951	6.9577	6.7261	6.7345	7.6018

Tabela 5. 7 Distribuições de fluxo rápido e desvio relativo percentual para o elemento combustível 5

	1	2	3	4	5	6	7	8	9	10	11	12	13	14	15
1	0.7404	0.7370	0.7335	0.7309	0.7292	0.7284	0.7287	0.7290	0.7287	0.7284	0.7292	0.7309	0.7334	0.7370	0.7404
	0.7806	0.7788	0.7770	0.7761	0.7753	0.7746	0.7747	0.7748	0.7747	0.7746	0.7753	0.7761	0.7770	0.7788	0.7806
	5.4295	5.6716	5.9305	6.1842	6.322	6.3427	6.3126	6.2826	6.3126	6.3427	6.322	6.1842	5.9449	5.6716	5.4295
2	0.7370	0.7368	0.7356	0.7366	0.7366	0.7360	0.7377	0.7388	0.7377	0.7360	0.7366	0.7366	0.7356	0.7368	0.7370
	0.7788	0.7804	0.7799	0.7824	0.7831	0.7823	0.7847	0.7856	0.7847	0.7823	0.7831	0.7824	0.7799	0.7804	0.7788
	5.6716	5.9175	6.0223	6.2178	6.3128	6.2908	6.3712	6.3346	6.3712	6.2908	6.3128	6.2178	6.0223	5.9175	5.6716
3	0.7335	0.7356	0.7343	0.7398	0.7414	0.7393	0.7447	0.7472	0.7447	0.7393	0.7414	0.7398	0.7343	0.7356	0.7334
	0.7770	0.7799	0.7741	0.7854	0.7872	0.7804	0.7913	0.7938	0.7913	0.7804	0.7872	0.7854	0.7741	0.7799	0.7770
	5.9305	6.0223	5.4201	6.1638	6.1775	5.5593	6.2576	6.2366	6.2576	5.5593	6.1775	6.1638	5.4201	6.0223	5.9449
4	0.7309	0.7366	0.7398	0.7439	0.7457	0.7485	0.7528	0.7545	0.7528	0.7485	0.7457	0.7439	0.7398	0.7366	0.7309
	0.7761	0.7824	0.7854	0.7907	0.7924	0.7953	0.8001	0.8017	0.8001	0.7953	0.7924	0.7907	0.7854	0.7824	0.7761
	6.1842	6.2178	6.1638	6.2912	6.2626	6.2525	6.2832	6.2558	6.2832	6.2525	6.2626	6.2912	6.1638	6.2178	6.1842
5	0.7292	0.7367	0.7414	0.7457	0.7467	0.7544	0.7591	0.7603	0.7591	0.7544	0.7467	0.7457	0.7414	0.7366	0.7292
	0.7753	0.7831	0.7872	0.7924	0.7879	0.8009	0.8062	0.8076	0.8062	0.8009	0.7879	0.7924	0.7872	0.7831	0.7753
	6.322	6.2984	6.1775	6.2626	5.5176	6.1638	6.2047	6.2212	6.2047	6.1638	5.5176	6.2626	6.1775	6.3128	6.322
6	0.7284	0.7360	0.7393	0.7485	0.7544	0.7598	0.7630	0.7640	0.7630	0.7598	0.7544	0.7485	0.7393	0.7360	0.7284
	0.7746	0.7823	0.7804	0.7953	0.8009	0.8072	0.8105	0.8112	0.8105	0.8072	0.8009	0.7953	0.7804	0.7823	0.7746
	6.3427	6.2908	5.5593	6.2525	6.1638	6.2385	6.2254	6.178	6.2254	6.2385	6.1638	6.2525	5.5593	6.2908	6.3427
7	0.7287	0.7377	0.7447	0.7528	0.7591	0.7630	0.7645	0.7638	0.7645	0.7630	0.7591	0.7528	0.7447	0.7377	0.7287
	0.7747	0.7847	0.7913	0.8001	0.8062	0.8105	0.8122	0.8110	0.8122	0.8105	0.8062	0.8001	0.7913	0.7847	0.7747
	6.3126	6.3712	6.2576	6.2832	6.2047	6.2254	6.2394	6.1796	6.2394	6.2254	6.2047	6.2832	6.2576	6.3712	6.3126
8	0.7290	0.7388	0.7472	0.7545	0.7603	0.7640	0.7638	0.7603	0.7638	0.7640	0.7603	0.7545	0.7472	0.7388	0.7290
	0.7748	0.7856	0.7938	0.8017	0.8076	0.8112	0.8110	0.8021	0.8110	0.8112	0.8076	0.8017	0.7938	0.7856	0.7748
	6.2826	6.3346	6.2366	6.2558	6.2212	6.178	6.1796	5.4978	6.1796	6.178	6.2212	6.2558	6.2366	6.3346	6.2826
9	0.7287	0.7377	0.7448	0.7528	0.7591	0.7630	0.7645	0.7638	0.7645	0.7630	0.7591	0.7528	0.7447	0.7377	0.7287
	0.7747	0.7847	0.7913	0.8001	0.8062	0.8105	0.8122	0.8110	0.8122	0.8105	0.8062	0.8001	0.7913	0.7847	0.7747
	6.3126	6.3712	6.2433	6.2832	6.2047	6.2254	6.2394	6.1796	6.2394	6.2254	6.2047	6.2832	6.2576	6.3712	6.3126
10	0.7284	0.7360	0.7393	0.7485	0.7544	0.7598	0.7630	0.7640	0.7630	0.7598	0.7544	0.7485	0.7393	0.7360	0.7284
	0.7746	0.7823	0.7804	0.7953	0.8009	0.8072	0.8105	0.8112	0.8105	0.8072	0.8009	0.7953	0.7804	0.7823	0.7746
	6.3427	6.2908	5.5593	6.2525	6.1638	6.2385	6.2254	6.178	6.2254	6.2385	6.1638	6.2525	5.5593	6.2908	6.3427
11	0.7292	0.7367	0.7414	0.7457	0.7467	0.7544	0.7591	0.7603	0.7591	0.7544	0.7467	0.7457	0.7414	0.7366	0.7292
	0.7753	0.7831	0.7872	0.7924	0.7879	0.8009	0.8062	0.8076	0.8062	0.8009	0.7879	0.7924	0.7872	0.7831	0.7753
	6.322	6.2984	6.1775	6.2626	5.5176	6.1638	6.2047	6.2212	6.2047	6.1638	5.5176	6.2626	6.1775	6.3128	6.322
12	0.7309	0.7366	0.7398	0.7439	0.7457	0.7485	0.7528	0.7545	0.7528	0.7485	0.7457	0.7439	0.7398	0.7366	0.7309
	0.7761	0.7824	0.7854	0.7907	0.7924	0.7953	0.8001	0.8017	0.8001	0.7953	0.7924	0.7907	0.7854	0.7824	0.7761
	6.1842	6.2178	6.1638	6.2912	6.2626	6.2525	6.2832	6.2558	6.2832	6.2525	6.2626	6.2912	6.1638	6.2178	6.1842
13	0.7335	0.7356	0.7343	0.7398	0.7414	0.7393	0.7448	0.7472	0.7447	0.7393	0.7414	0.7398	0.7343	0.7356	0.7335
	0.7770	0.7799	0.7741	0.7854	0.7872	0.7804	0.7913	0.7938	0.7913	0.7804	0.7872	0.7854	0.7741	0.7799	0.7770
	5.9305	6.0223	5.4201	6.1638	6.1775	5.5593	6.2433	6.2366	6.2576	5.5593	6.1775	6.1638	5.4201	6.0223	5.9305
14	0.7371	0.7368	0.7356	0.7366	0.7367	0.7360	0.7377	0.7388	0.7377	0.7360	0.7367	0.7366	0.7356	0.7368	0.7370
	0.7788	0.7804	0.7799	0.7824	0.7831	0.7823	0.7847	0.7856	0.7847	0.7823	0.7831	0.7824	0.7799	0.7804	0.7788
	5.6573	5.9175	6.0223	6.2178	6.2984	6.2908	6.3712	6.3346	6.3712	6.2908	6.2984	6.2178	6.0223	5.9175	5.6716
15	0.7404	0.7371	0.7335	0.7309	0.7292	0.7284	0.7287	0.7290	0.7287	0.7284	0.7292	0.7309	0.7335	0.7370	0.7404
	0.7806	0.7788	0.7770	0.7761	0.7753	0.7746	0.7747	0.7748	0.7747	0.7746	0.7753	0.7761	0.7770	0.7788	0.7806
	5.4295	5.6573	5.9305	6.1842	6.322	6.3427	6.3126	6.2826	6.3126	6.3427	6.322	6.1842	5.9305	5.6716	5.4295

Na Figura 5.5 são apresentadas as distribuições (reconstruída e de referência) do fluxo térmico em um dos contornos do núcleo, já que ela é a mesma em qualquer dos quatro contornos, pois, como já foi dito, o núcleo é simétrico. Lembrando que cada elemento se divide em 15×15 pinos (ver figuras 5.1 e 5.2) quadrados, de lado 1,4 cm, cada face do núcleo tem 45 pinos, ou seja, 63 cm.

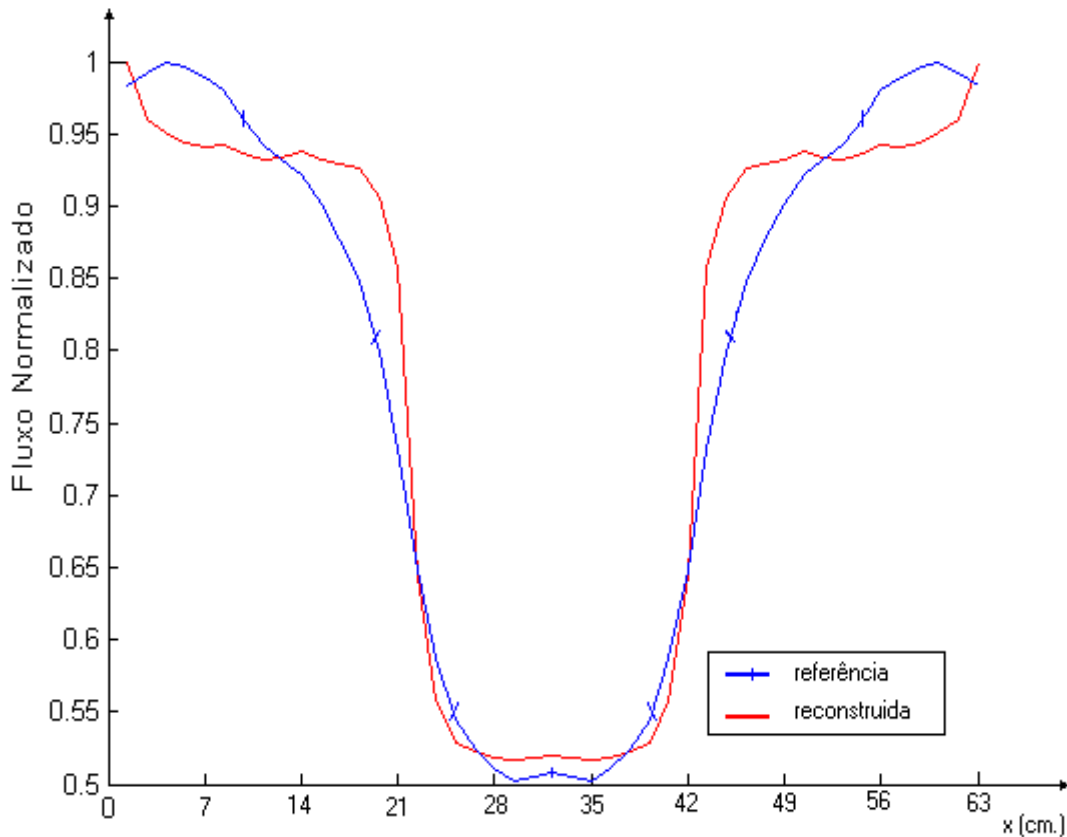


Figura 5.5 Distribuição de fluxo térmico no contorno do núcleo do reator

Nas Tabelas 5.8, 5.9 e 5.10 são apresentados os fluxos térmicos médios (de referência e reconstruído) em cada célula que compõe os elementos combustíveis 1, 2 e 5 respectivamente, e os desvios relativos percentuais (calculados utilizando a equação (5.1)) obtidos da comparação entre os resultados da reconstrução e do cálculo de referência.

Tabela 5. 8 Distribuições de fluxo térmico e desvio relativo percentual para o elemento combustível 1

	1	2	3	4	5	6	7	8	9	10	11	12	13	14	15
1	0.8302	0.8381	0.8444	0.8413	0.8357	0.8278	0.8111	0.7952	0.7865	0.7786	0.7611	0.7405	0.7151	0.6746	0.6175
	0.7499	0.7530	0.7595	0.7562	0.7560	0.7585	0.7517	0.7479	0.7494	0.7538	0.7483	0.7441	0.7390	0.7140	0.6514
	9.6685	10.152	10.062	10.107	9.5387	8.3681	7.3277	5.9479	4.7139	3.1873	1.6802	0.4863	3.3509	5.8355	5.5013
2	0.8381	0.8643	0.8968	0.8754	0.8698	0.8802	0.8381	0.8079	0.8119	0.8270	0.7929	0.7706	0.7595	0.6960	0.6214
	0.7530	0.7677	0.8038	0.7791	0.7792	0.8017	0.7641	0.7485	0.7574	0.7873	0.7569	0.7449	0.7497	0.6840	0.6048
	10.152	11.178	10.378	11.004	10.425	8.9184	8.8293	7.3509	6.7123	4.7987	4.533	3.3392	1.2994	1.7348	2.6807
3	0.8444	0.8968	0.9992	0.9214	0.9183	0.9833	0.8714	0.8183	0.8437	0.9254	0.8373	0.8119	0.8484	0.7230	0.6238
	0.7595	0.8038	0.9924	0.8296	0.8335	0.9898	0.7993	0.7594	0.7883	0.9632	0.7982	0.7770	0.9027	0.6950	0.5957
	10.062	10.378	0.686	9.9617	9.2246	0.6582	8.2785	7.195	6.5565	4.0881	4.6717	4.2983	6.3954	3.8746	4.5061
4	0.8413	0.8754	0.9214	0.9206	0.9365	0.9143	0.8468	0.8103	0.8206	0.8603	0.8556	0.8127	0.7833	0.7063	0.6222
	0.7562	0.7791	0.8296	0.8153	0.8410	0.8271	0.7689	0.7457	0.7557	0.7989	0.7964	0.7533	0.7419	0.6617	0.5872
	10.107	11.004	9.9617	11.441	10.196	9.5306	9.2038	7.9751	7.9111	7.1373	6.9091	7.3032	5.2901	6.3219	5.633
5	0.8357	0.8698	0.9183	0.9365	0.9984	0.8873	0.8206	0.7960	0.7960	0.8349	0.9127	0.8294	0.7833	0.7048	0.6198
	0.7560	0.7792	0.8335	0.8410	1.0000	0.8123	0.7536	0.7348	0.7386	0.7797	0.9397	0.7699	0.7373	0.6554	0.5843
	9.5387	10.425	9.2246	10.196	0.159	8.4561	8.1659	7.6901	7.2089	6.6084	2.9562	7.1706	5.8815	7.005	5.7313
6	0.8278	0.8802	0.9833	0.9143	0.8873	0.8405	0.8063	0.7921	0.7833	0.7929	0.8127	0.8111	0.8421	0.7167	0.6183
	0.7585	0.8017	0.9898	0.8271	0.8123	0.7638	0.7394	0.7320	0.7237	0.7309	0.7589	0.7513	0.8701	0.6713	0.5851
	8.3681	8.9184	0.6582	9.5306	8.4561	9.1273	8.3071	7.5821	7.6133	7.8119	6.617	7.3763	3.3257	6.3339	5.3599
7	0.8111	0.8381	0.8714	0.8468	0.8206	0.8063	0.8111	0.8246	0.7897	0.7627	0.7540	0.7540	0.7484	0.6857	0.6119
	0.7517	0.7641	0.7993	0.7689	0.7536	0.7394	0.7412	0.7625	0.7253	0.7065	0.7020	0.6957	0.6988	0.6365	0.5784
	7.3277	8.8293	8.2785	9.2038	8.1659	8.3071	8.6159	7.5267	8.157	7.362	6.8934	7.7284	6.6319	7.1831	5.4737
8	0.7952	0.8079	0.8183	0.8103	0.7960	0.7921	0.8246	0.9000	0.8048	0.7516	0.7349	0.7254	0.7071	0.6659	0.6056
	0.7479	0.7485	0.7594	0.7457	0.7348	0.7320	0.7625	0.9230	0.7463	0.6992	0.6836	0.6735	0.6622	0.6219	0.5748
	5.9479	7.3509	7.195	7.9751	7.6901	7.5821	7.5267	2.5601	7.2602	6.9738	6.9853	7.1489	6.3492	6.6002	5.0754
9	0.7865	0.8119	0.8437	0.8206	0.7960	0.7833	0.7897	0.8048	0.7714	0.7452	0.7381	0.7389	0.7357	0.6762	0.6048
	0.7494	0.7574	0.7883	0.7557	0.7386	0.7237	0.7253	0.7463	0.7093	0.6909	0.6870	0.6825	0.6878	0.6298	0.5762
	4.7139	6.7123	6.5565	7.9111	7.2089	7.6133	8.157	7.2602	8.0525	7.2941	6.9202	7.6279	6.5088	6.8652	4.7282
10	0.7786	0.8270	0.9254	0.8603	0.8349	0.7929	0.7627	0.7516	0.7452	0.7563	0.7778	0.7802	0.8143	0.6960	0.6040
	0.7873	0.9632	0.7989	0.7797	0.7309	0.7065	0.6992	0.6909	0.6981	0.7264	0.7230	0.8435	0.6569	0.5804	0.7538
	3.1873	4.7987	4.0881	7.1373	6.6084	7.8119	7.362	6.9738	7.2941	7.7045	6.606	7.3206	3.5866	5.6205	3.9081
11	0.7611	0.7929	0.8373	0.8556	0.9127	0.8127	0.7540	0.7349	0.7381	0.7778	0.8548	0.7825	0.7444	0.6754	0.5992
	0.7483	0.7569	0.7982	0.7964	0.9397	0.7589	0.7020	0.6836	0.6870	0.7264	0.8794	0.7253	0.7019	0.6331	0.5766
	1.6802	4.533	4.6717	6.9091	2.9562	6.617	6.8934	6.9853	6.9202	6.606	2.8776	7.3127	5.7152	6.2552	3.7658
12	0.7405	0.7706	0.8119	0.8127	0.8294	0.8119	0.7540	0.7254	0.7389	0.7802	0.7825	0.7508	0.7302	0.6659	0.5937
	0.7441	0.7449	0.7770	0.7533	0.7699	0.7513	0.6957	0.6735	0.6825	0.7230	0.7253	0.6914	0.6893	0.6275	0.5750
	0.4863	3.3392	4.2983	7.3032	7.1706	7.4668	7.7284	7.1489	7.6279	7.3206	7.3127	7.9126	5.601	5.7587	3.1405
13	0.7151	0.7595	0.8484	0.7833	0.7833	0.8421	0.7484	0.7071	0.7357	0.8143	0.7444	0.7302	0.7738	0.6698	0.5889
	0.7390	0.7497	0.9027	0.7419	0.7373	0.8701	0.6988	0.6622	0.6878	0.8435	0.7019	0.6893	0.8130	0.6409	0.5753
	3.3509	1.2994	6.3954	5.2901	5.8815	3.3257	6.6319	6.3492	6.5088	3.5866	5.7152	5.601	5.0635	4.3203	2.3136
14	0.6746	0.6960	0.7230	0.7063	0.7048	0.7167	0.6857	0.6659	0.6762	0.6960	0.6754	0.6659	0.6698	0.6278	0.5778
	0.7140	0.6840	0.6950	0.6617	0.6554	0.6713	0.6365	0.6219	0.6298	0.6569	0.6331	0.6275	0.6409	0.6002	0.5657
	5.8355	1.7348	3.8746	6.3219	7.005	6.3339	7.1831	6.6002	6.8652	5.6205	6.2552	5.7587	4.3203	4.3869	2.0849
15	0.6175	0.6214	0.6238	0.6222	0.6198	0.6183	0.6119	0.6056	0.6048	0.6040	0.5992	0.5937	0.5889	0.5778	0.5595
	0.6514	0.6048	0.5957	0.5872	0.5843	0.5851	0.5784	0.5748	0.5762	0.5804	0.5766	0.5750	0.5753	0.5657	0.5530
	5.5013	2.6807	4.5061	5.633	5.7313	5.3599	5.4737	5.0754	4.7282	3.9081	3.7658	3.1405	2.3136	2.0849	1.1728

Tabela 5.9 Distribuições de fluxo térmico e desvio relativo percentual para o elemento combustível 2

	1	2	3	4	5	6	7	8	9	10	11	12	13	14	15
1	0.5476	0.4952	0.4603	0.4421	0.4310	0.4238	0.4262	0.4286	0.4262	0.4238	0.4310	0.4421	0.4603	0.4952	0.5476
	0.4783	0.4440	0.4299	0.4275	0.4257	0.4232	0.4264	0.4279	0.4264	0.4232	0.4257	0.4275	0.4299	0.4440	0.4783
	12.663	10.348	6.6133	3.2864	1.2255	0.1423	0.0397	0.1606	0.0397	0.1423	1.2255	3.2864	6.6133	10.348	12.663
2	0.5421	0.4722	0.4143	0.4111	0.4016	0.3810	0.4032	0.4175	0.4032	0.3810	0.4016	0.4111	0.4143	0.4722	0.5421
	0.4988	0.4460	0.4037	0.4083	0.4037	0.3890	0.4085	0.4157	0.4085	0.3890	0.4037	0.4083	0.4037	0.4460	0.4988
	7.9775	5.5458	2.5501	0.6918	0.5257	2.1043	1.3177	0.4131	1.3177	2.1043	0.5257	0.6918	2.5501	5.5459	7.9775
3	0.5365	0.4421	0.3032	0.3683	0.3595	0.2786	0.3746	0.4071	0.3746	0.2786	0.3595	0.3683	0.3032	0.4421	0.5365
	0.5006	0.4298	0.2356	0.3735	0.3666	0.2243	0.3827	0.4032	0.3827	0.2243	0.3666	0.3735	0.2356	0.4298	0.5006
	6.6976	2.7771	22.292	1.4208	1.9689	19.467	2.1492	0.9732	2.1492	19.469	1.9689	1.4208	22.292	2.7771	6.6977
4	0.5349	0.4548	0.3849	0.3675	0.3421	0.3492	0.3937	0.4135	0.3937	0.3492	0.3421	0.3675	0.3849	0.4548	0.5349
	0.5034	0.4437	0.3870	0.3829	0.3610	0.3657	0.3983	0.4093	0.3983	0.3657	0.3610	0.3829	0.3870	0.4437	0.5034
	5.8948	2.4292	0.5517	4.2037	5.5369	4.7201	1.1869	1.0235	1.1869	4.7201	5.5369	4.2036	0.5517	2.4293	5.8949
5	0.5333	0.4532	0.3825	0.3508	0.2762	0.3714	0.4175	0.4294	0.4175	0.3714	0.2762	0.3508	0.3825	0.4532	0.5333
	0.5036	0.4438	0.3845	0.3683	0.2233	0.3770	0.4103	0.4197	0.4103	0.3770	0.2233	0.3683	0.3845	0.4438	0.5036
	5.5695	2.0743	0.5206	4.9868	19.168	1.5103	1.7098	2.2497	1.7098	1.5103	19.168	4.9867	0.5205	2.0743	5.5696
6	0.5310	0.4381	0.3008	0.3619	0.3778	0.4119	0.4413	0.4516	0.4413	0.4119	0.3778	0.3619	0.3008	0.4381	0.5310
	0.5023	0.4322	0.2365	0.3751	0.3817	0.4098	0.4288	0.4384	0.4288	0.4098	0.3817	0.3751	0.2365	0.4322	0.5023
	5.3981	1.3536	21.378	3.6543	1.047	0.5114	2.8161	2.9293	2.8161	0.5114	1.047	3.6543	21.378	1.3537	5.3982
7	0.5333	0.4635	0.4079	0.4119	0.4278	0.4452	0.4722	0.4960	0.4722	0.4452	0.4278	0.4119	0.4079	0.4635	0.5333
	0.5060	0.4530	0.4072	0.4125	0.4181	0.4320	0.4520	0.4788	0.4520	0.4320	0.4181	0.4125	0.4072	0.4530	0.5060
	5.1289	2.2556	0.184	0.1479	2.2641	2.9807	4.2916	3.468	4.2916	2.9807	2.2642	0.1478	0.1841	2.2557	5.129
8	0.5333	0.4778	0.4429	0.4349	0.4413	0.4571	0.4984	0.5667	0.4984	0.4571	0.4413	0.4349	0.4429	0.4778	0.5333
	0.5078	0.4611	0.4298	0.4254	0.4291	0.4432	0.4806	0.6190	0.4806	0.4432	0.4291	0.4254	0.4298	0.4611	0.5078
	4.7938	3.4833	2.9421	2.1999	2.753	3.0556	3.5761	9.2407	3.5761	3.0556	2.7531	2.2	2.9422	3.4834	4.7939
9	0.5286	0.4611	0.4063	0.4127	0.4286	0.4468	0.4746	0.4984	0.4746	0.4468	0.4286	0.4127	0.4063	0.4611	0.5286
	0.5062	0.4537	0.4080	0.4139	0.4197	0.4339	0.4541	0.4811	0.4541	0.4339	0.4197	0.4139	0.4080	0.4537	0.5062
	4.229	1.6119	0.4169	0.2904	2.063	2.8874	4.314	3.4745	4.314	2.8874	2.063	0.2904	0.4169	1.612	4.2291
10	0.5222	0.4325	0.2992	0.3619	0.3794	0.4159	0.4460	0.4563	0.4460	0.4159	0.3794	0.3619	0.2992	0.4325	0.5222
	0.5028	0.4335	0.2378	0.3780	0.3848	0.4138	0.4333	0.4430	0.4333	0.4138	0.3848	0.3780	0.2378	0.4335	0.5028
	3.7138	0.2329	20.509	4.4561	1.4326	0.5086	2.8489	2.9223	2.8489	0.5086	1.4326	4.4561	20.509	0.2328	3.7139
11	0.5198	0.4460	0.3802	0.3516	0.2794	0.3770	0.4246	0.4373	0.4246	0.3770	0.2794	0.3516	0.3802	0.4460	0.5198
	0.5047	0.4466	0.3886	0.3732	0.2266	0.3832	0.4175	0.4272	0.4175	0.3832	0.2266	0.3732	0.3886	0.4466	0.5047
	2.9167	0.1266	2.2199	6.1599	18.878	1.6548	1.6663	2.3016	1.6663	1.6548	18.878	6.1598	2.2199	0.1265	2.9168
12	0.5175	0.4460	0.3833	0.3706	0.3492	0.3579	0.4056	0.4270	0.4056	0.3579	0.3492	0.3706	0.3833	0.4460	0.5175
	0.5054	0.4486	0.3931	0.3917	0.3706	0.3746	0.4093	0.4208	0.4093	0.3746	0.3706	0.3917	0.3931	0.4486	0.5054
	2.336	0.5829	2.5572	5.6724	6.1344	4.6658	0.9206	1.4407	0.9205	4.6658	6.1343	5.6723	2.5571	0.5828	2.3361
13	0.5167	0.4349	0.3056	0.3786	0.3738	0.2921	0.3952	0.4294	0.3952	0.2921	0.3738	0.3786	0.3056	0.4349	0.5167
	0.5050	0.4393	0.2427	0.3889	0.3827	0.2335	0.4001	0.4217	0.4001	0.2335	0.3827	0.3889	0.2427	0.4393	0.5050
	2.2645	1.0103	20.558	2.7294	2.3824	20.054	1.2419	1.7762	1.2419	20.054	2.3824	2.7294	20.558	1.0102	2.2646
14	0.5230	0.4722	0.4294	0.4365	0.4333	0.4175	0.4421	0.4571	0.4421	0.4175	0.4333	0.4365	0.4294	0.4722	0.5230
	0.5110	0.4699	0.4329	0.4393	0.4356	0.4216	0.4413	0.4488	0.4413	0.4216	0.4356	0.4393	0.4329	0.4699	0.5110
	2.2919	0.499	0.8254	0.6348	0.525	0.9886	0.1756	1.8317	0.1756	0.9886	0.525	0.6348	0.8253	0.499	2.292
15	0.5349	0.5167	0.5056	0.5016	0.4992	0.4976	0.5008	0.5032	0.5008	0.4976	0.4992	0.5016	0.5056	0.5167	0.5349
	0.5180	0.5010	0.4913	0.4902	0.4888	0.4866	0.4898	0.4914	0.4898	0.4866	0.4888	0.4902	0.4913	0.5010	0.5180
	3.1583	3.0307	2.821	2.2676	2.0828	2.2173	2.1903	2.3409	2.1903	2.2173	2.0828	2.2677	2.821	3.0307	3.1583

Tabela 5.10 Distribuições de fluxo térmico e desvio relativo percentual para o elemento combustível 5

	1	2	3	4	5	6	7	8	9	10	11	12	13	14	15
1	0.5540	0.5651	0.5698	0.5698	0.5690	0.5698	0.5667	0.5643	0.5667	0.5698	0.5690	0.5698	0.5698	0.5651	0.5540
	0.5334	0.5441	0.5522	0.5511	0.5519	0.5546	0.5499	0.5478	0.5499	0.5546	0.5519	0.5511	0.5522	0.5441	0.5334
	3.7184	3.7162	3.0888	3.2819	3.0053	2.6676	2.9645	2.924	2.9645	2.6676	3.0053	3.2819	3.0888	3.7162	3.7184
2	0.5651	0.6071	0.6413	0.6325	0.6349	0.6492	0.6254	0.6119	0.6254	0.6492	0.6349	0.6325	0.6413	0.6071	0.5651
	0.5441	0.5731	0.6089	0.5939	0.5968	0.6167	0.5891	0.5792	0.5891	0.6167	0.5968	0.5939	0.6089	0.5731	0.5441
	3.7162	5.6004	5.0522	6.1028	6.0009	5.0062	5.8043	5.344	5.8043	5.0062	6.0009	6.1028	5.0522	5.6004	3.7162
3	0.5698	0.6413	0.7341	0.6865	0.6929	0.7508	0.6730	0.6413	0.6730	0.7508	0.6929	0.6865	0.7341	0.6413	0.5698
	0.5522	0.6089	0.7669	0.6463	0.6540	0.7816	0.6337	0.6058	0.6337	0.7816	0.6540	0.6463	0.7669	0.6089	0.5522
	3.0888	5.0522	4.4681	5.8558	5.6141	4.1023	5.8395	5.5356	5.8395	4.1023	5.6141	5.8558	4.4681	5.0522	3.0888
4	0.5698	0.6325	0.6865	0.6984	0.7206	0.7127	0.6683	0.6492	0.6683	0.7127	0.7206	0.6984	0.6865	0.6325	0.5698
	0.5511	0.5939	0.6463	0.6429	0.6692	0.6627	0.6205	0.6068	0.6205	0.6627	0.6692	0.6429	0.6463	0.5939	0.5511
	3.2819	6.1028	5.8558	7.9467	7.1329	7.0156	7.1525	6.5311	7.1525	7.0156	7.1329	7.9467	5.8558	6.1028	3.2819
5	0.5690	0.6349	0.6929	0.7206	0.7794	0.7024	0.6587	0.6492	0.6587	0.7024	0.7794	0.7206	0.6929	0.6349	0.5690
	0.5519	0.5968	0.6540	0.6692	0.8042	0.6586	0.6168	0.6073	0.6168	0.6586	0.8042	0.6692	0.6540	0.5968	0.5519
	3.0053	6.0009	5.6141	7.1329	3.1819	6.2358	6.361	6.4541	6.361	6.2358	3.1819	7.1329	5.6141	6.0009	3.0053
6	0.5698	0.6492	0.7508	0.7127	0.7024	0.6746	0.6571	0.6548	0.6571	0.6746	0.7024	0.7127	0.7508	0.6492	0.5698
	0.5546	0.6167	0.7816	0.6627	0.6586	0.6261	0.6127	0.6131	0.6127	0.6261	0.6586	0.6627	0.7816	0.6167	0.5546
	2.6676	5.0062	4.1023	7.0156	6.2358	7.1894	6.757	6.3684	6.757	7.1894	6.2358	7.0156	4.1023	5.0062	2.6676
7	0.5667	0.6254	0.6730	0.6683	0.6587	0.6571	0.6706	0.6913	0.6706	0.6571	0.6587	0.6683	0.6730	0.6254	0.5667
	0.5499	0.5891	0.6337	0.6205	0.6168	0.6127	0.6215	0.6466	0.6215	0.6127	0.6168	0.6205	0.6337	0.5891	0.5499
	2.9645	5.8043	5.8395	7.1525	6.361	6.757	7.3218	6.4661	7.3218	6.757	6.361	7.1525	5.8395	5.8043	2.9645
8	0.5643	0.6119	0.6413	0.6492	0.6492	0.6548	0.6913	0.7635	0.6913	0.6548	0.6492	0.6492	0.6413	0.6119	0.5643
	0.5478	0.5792	0.6058	0.6068	0.6073	0.6131	0.6466	0.7912	0.6466	0.6131	0.6073	0.6068	0.6058	0.5792	0.5478
	2.924	5.344	5.5356	6.5311	6.4541	6.3684	6.4661	3.628	6.4661	6.3684	6.4541	6.5311	5.5356	5.344	2.924
9	0.5667	0.6254	0.6730	0.6683	0.6587	0.6571	0.6706	0.6913	0.6706	0.6571	0.6587	0.6683	0.6730	0.6254	0.5667
	0.5499	0.5891	0.6337	0.6205	0.6168	0.6127	0.6215	0.6466	0.6215	0.6127	0.6168	0.6205	0.6337	0.5891	0.5499
	2.9645	5.8043	5.8395	7.1525	6.361	6.757	7.3218	6.4661	7.3218	6.757	6.361	7.1525	5.8395	5.8043	2.9645
10	0.5698	0.6492	0.7508	0.7127	0.7024	0.6746	0.6571	0.6548	0.6571	0.6746	0.7024	0.7127	0.7508	0.6492	0.5698
	0.5546	0.6167	0.7816	0.6627	0.6586	0.6261	0.6127	0.6131	0.6127	0.6261	0.6586	0.6627	0.7816	0.6167	0.5546
	2.6676	5.0062	4.1023	7.0156	6.2358	7.1894	6.757	6.3684	6.757	7.1894	6.2358	7.0156	4.1023	5.0062	2.6676
11	0.5690	0.6349	0.6929	0.7206	0.7794	0.7024	0.6587	0.6492	0.6587	0.7024	0.7794	0.7206	0.6929	0.6349	0.5690
	0.5519	0.5968	0.6540	0.6692	0.8042	0.6586	0.6168	0.6073	0.6168	0.6586	0.8042	0.6692	0.6540	0.5968	0.5519
	3.0053	6.0009	5.6141	7.1329	3.1819	6.2358	6.361	6.4541	6.361	6.2358	3.1819	7.1329	5.6141	6.0009	3.0053
12	0.5698	0.6325	0.6865	0.6984	0.7206	0.7127	0.6683	0.6492	0.6683	0.7127	0.7206	0.6984	0.6865	0.6325	0.5698
	0.5511	0.5939	0.6463	0.6429	0.6692	0.6627	0.6205	0.6068	0.6205	0.6627	0.6692	0.6429	0.6463	0.5939	0.5511
	3.2819	6.1028	5.8558	7.9467	7.1329	7.0156	7.1525	6.5311	7.1525	7.0156	7.1329	7.9467	5.8558	6.1028	3.2819
13	0.5698	0.6413	0.7341	0.6865	0.6929	0.7508	0.6730	0.6413	0.6730	0.7508	0.6929	0.6865	0.7341	0.6413	0.5698
	0.5522	0.6089	0.7669	0.6463	0.6540	0.7816	0.6337	0.6058	0.6337	0.7816	0.6540	0.6463	0.7669	0.6089	0.5522
	3.0888	5.0522	4.4681	5.8558	5.6141	4.1023	5.8395	5.5356	5.8395	4.1023	5.6141	5.8558	4.4681	5.0522	3.0888
14	0.5651	0.6071	0.6413	0.6325	0.6349	0.6492	0.6254	0.6119	0.6254	0.6492	0.6349	0.6325	0.6413	0.6071	0.5651
	0.5441	0.5731	0.6089	0.5939	0.5968	0.6167	0.5891	0.5792	0.5891	0.6167	0.5968	0.5939	0.6089	0.5731	0.5441
	3.7162	5.6004	5.0522	6.1028	6.0009	5.0062	5.8043	5.344	5.8043	5.0062	6.0009	6.1028	5.0522	5.6004	3.7162
15	0.5540	0.5651	0.5698	0.5698	0.5690	0.5698	0.5667	0.5643	0.5667	0.5698	0.5690	0.5698	0.5698	0.5651	0.5540
	0.5334	0.5441	0.5522	0.5511	0.5519	0.5546	0.5499	0.5478	0.5499	0.5546	0.5519	0.5511	0.5522	0.5441	0.5334
	3.7184	3.7162	3.0888	3.2819	3.0053	2.6676	2.9645	2.924	2.9645	2.6676	3.0053	3.2819	3.0888	3.7162	3.7184

As figuras que se seguem mostram as distribuições de fluxos no núcleo, para grupo de energia rápido (Fig. 5.6), assim como a distribuições dos fluxos nos nove elementos (um por um), para a referência (Fig. 5.7), onde (a) é o elemento 1, ... , (i) é o elemento 9 e reconstruídos pelo MME (Fig. 5.8), Lembrando que cada elemento se divide em 15×15 pinos (ver figuras 5.1 e 5.2) quadrados, de lado 1,4 cm, cada face do núcleo tem 45 pinos, ou seja, 63 cm.

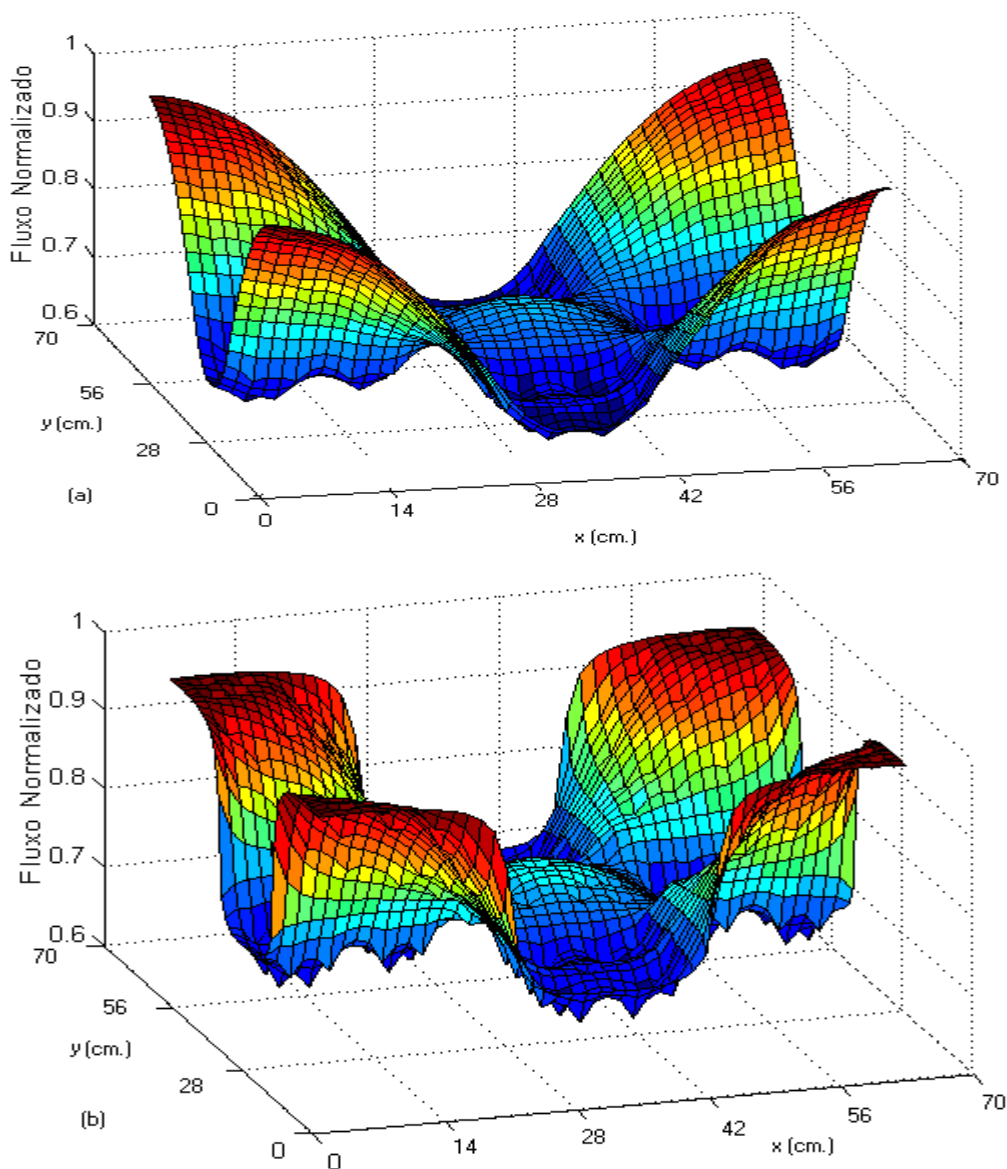


Figura 5.6 Representação gráfica da distribuição de fluxo rápido
(a) Referência
(b) Reconstruído

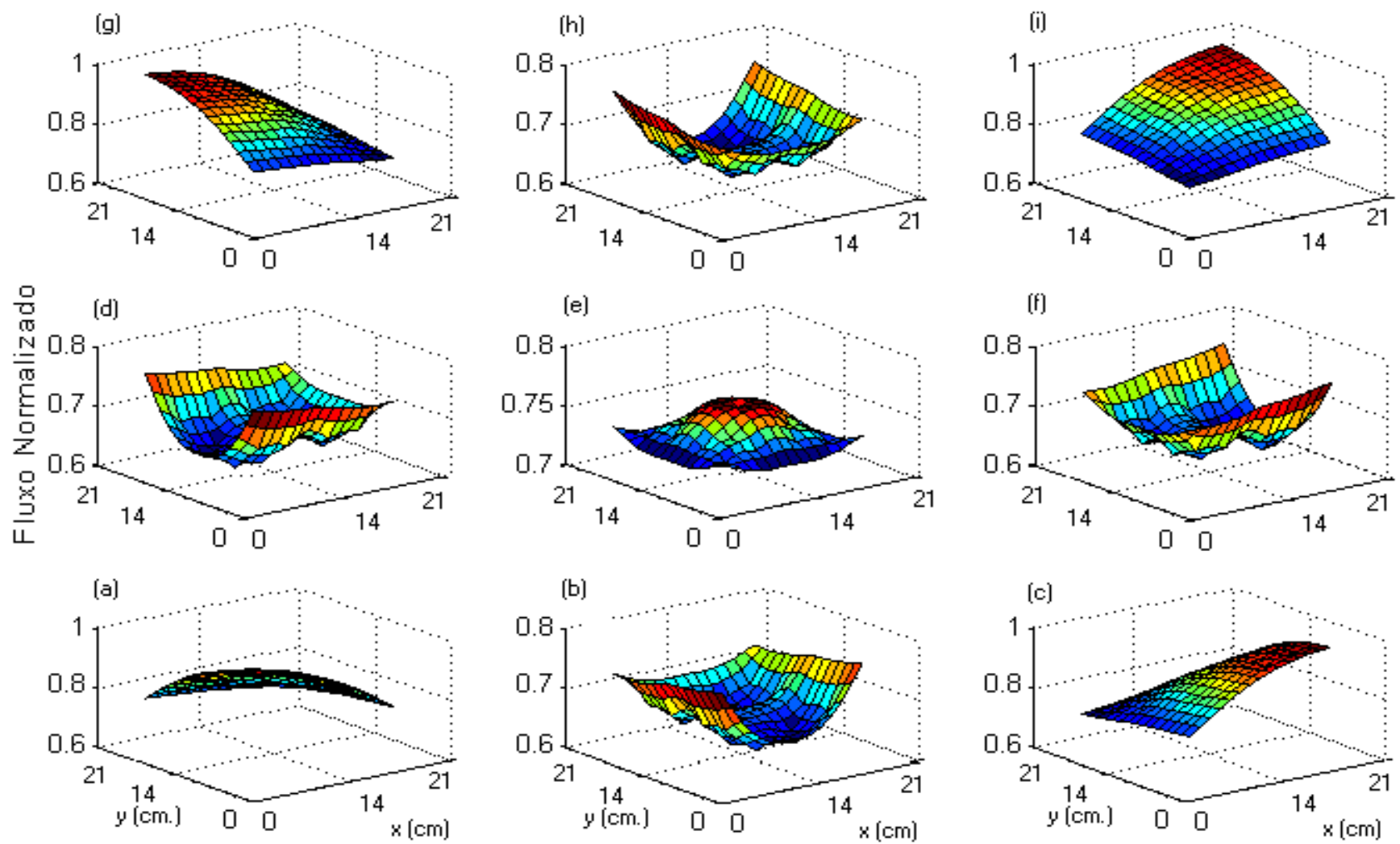


Figura 5.7 Representação gráfica da distribuição de fluxo rápido de referência em cada elemento combustível.

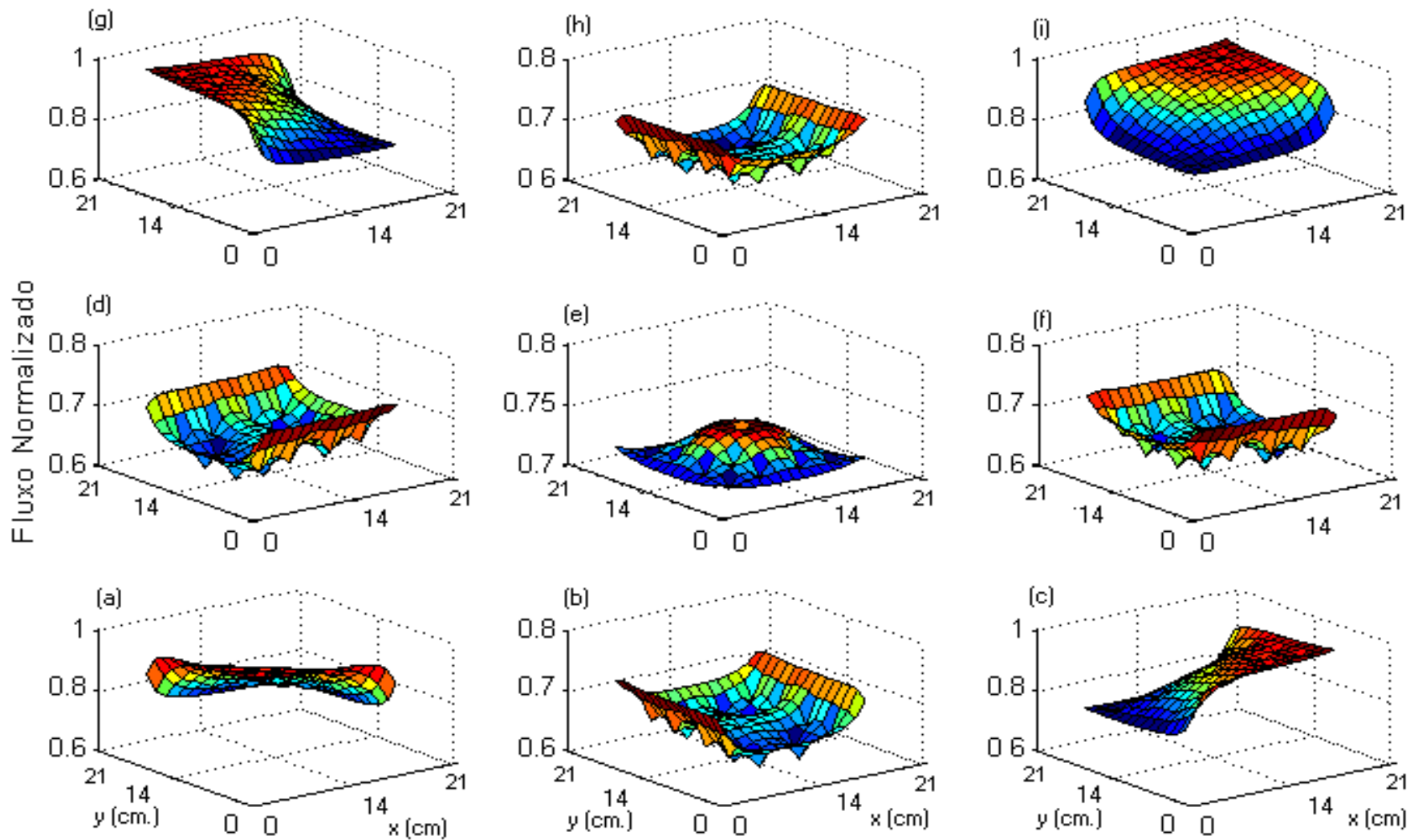


Figura 5.8 Representação gráfica da distribuição de fluxo rápido reconstruído pelo MME em cada elemento combustível.

As figuras que se seguem mostram as distribuições de fluxos no núcleo, para grupo de energia térmico (Fig. 5.9), assim como a distribuições dos fluxos nos nove elementos (um por um), para a referência (Fig. 5.10), onde (a) é o elemento 1, ... , (i) é o elemento 9 e reconstruídos pelo MME (Fig. 5.11). Lembrando que cada elemento se divide em 15×15 pinos (ver figuras 5.1 e 5.2) quadrados, de lado 1,4 cm, cada face do núcleo tem 45 pinos, ou seja, 63 cm.

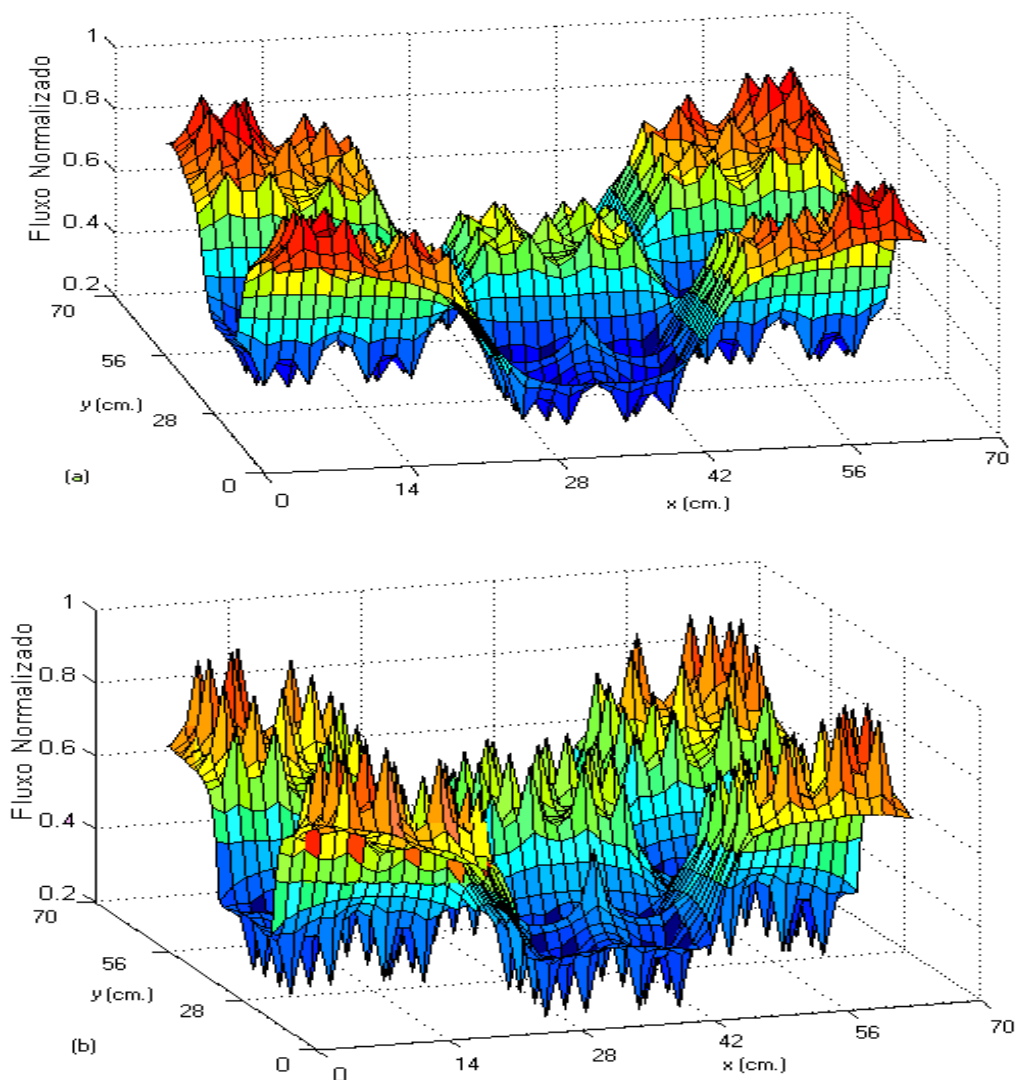


Figura 5.9 Representação gráfica da distribuição dos fluxos térmicos reconstruídos
(a) Referência
(b) Reconstruído

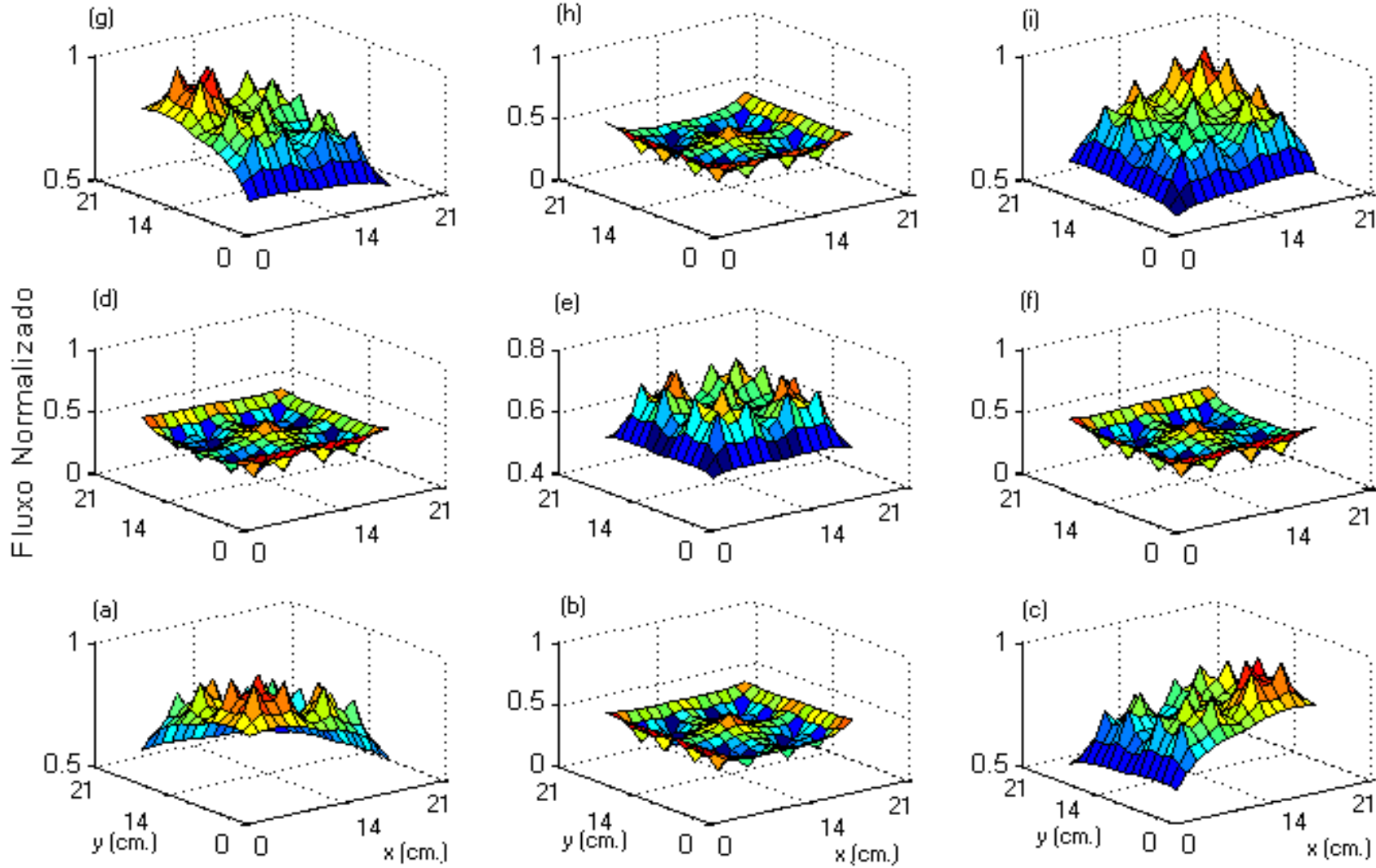


Figura 5.10 Representação gráfica da distribuição de fluxo térmico de referência em cada elemento combustível.

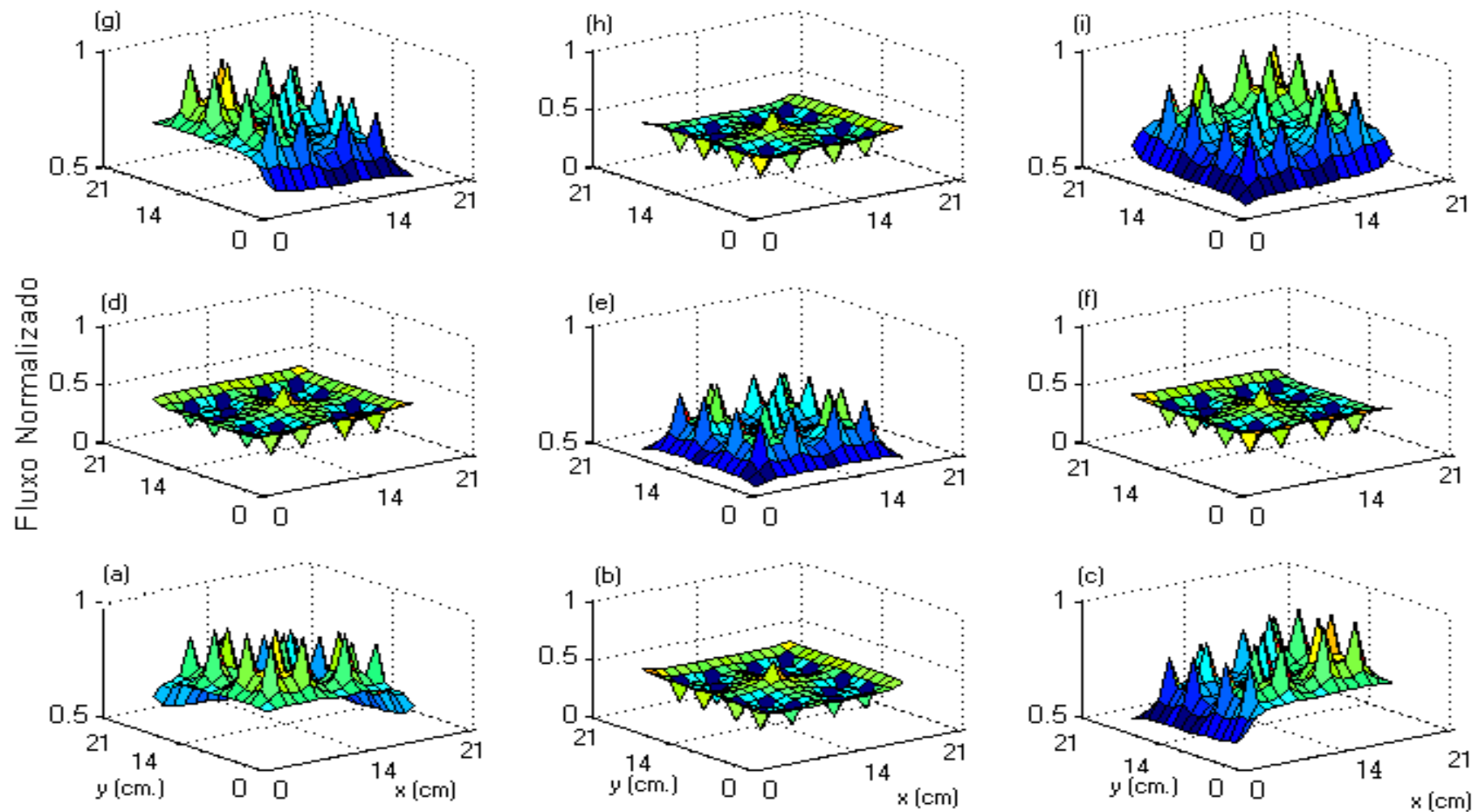


Figura 5.11 Representação gráfica da distribuição de fluxo térmico reconstruídos pelo MME em cada elemento combustível.

CAPÍTULO VI

CONCLUSÕES

Os resultados obtidos com o Método de Máxima Entropia (MME), quando comparados com aqueles de referência, mostram que os desvios relativos percentuais, para os fluxos rápido e térmico, ver Tabelas 5.5 até 5.10, são aceitáveis. Estes resultados fazem com que o MME seja recomendado para a reconstrução do fluxo de nêutrons.

Pode-se então concluir que, o MME reconstrói a distribuição do fluxo de nêutrons em um elemento combustível com os poucos dados disponíveis, obtendo-se uma precisão boa. O MME é bastante simples, tanto no seu desenvolvimento quanto na sua implementação e fornece uma precisão suficiente no que se está procurando. O MME, então, é um método aceitável para a reconstrução da distribuição pontual do fluxo de nêutrons em um elemento combustível.

Nesta dissertação se trabalhou com dois grupos de energia e duas dimensões. Em futuros trabalhos de investigação, poder-se-ia trabalhar com mais grupos de energia, principalmente no processo de homogeneização. E tentar refinar mais a malha, no elemento combustível, para o processo de reconstrução.

CAPÍTULO VII

BIBLIOGRAFIA

- ARAGONES, J. M., AHNERT, C., **A linear discontinuous finite difference formulation for synthetic coarse-mesh few-group diffusion calculations**, Nuclear Science and Engineering, vol. 94, pp. 309-322., 1986.
- BÖER, R., FINNEMANN, H., **Fast Analytical Flux Reconstruction Method For Nodal Space-Time Nuclear Reactor Analysis**, Ann. Nucl. Energy, Vol.19, No.10 –12, pp.617–628, 1992.
- BREGMAN, L.M., **The relaxation method of finding the common point of convex sets and its application to the solution of problems in convex programming**. USSR Computational and Mathematical Physics urnal,7,pp. 200-217, 1967.
- CARITA,R.F., ROBERTY,N.C., SILVA NETO,A.J.,**Absorption Coefficient Estimation in Heterogeneous Media Using a Domain Partition Consistent with Divergent Beams**, Inverse Problems in Engineering, Vol. 9,pp. 587-617, 2001.
- CARVALHO DA SILVA F., MARTINEZ, A.S. **Aceleração do método nodal nem usando diferenças finitas de malha grossa**. VI Encontro de Modelagem Computacional, Nova Friburgo / Rj, 1-3 de Dezembro, 2003.

CHAO, Y. A., **Coarse mesh finite difference methods and applications,**
Proceedings of the ANS International Topical Meeting on Advances in
Reactor Physics, mathematics and Computation into the Next Millennium, May 7-
12, Pittsburgh, SA, vol. 1, pp. 1-17. 1999,

DUDERSTADT, J. J.; HAMILTON, L. J., **Nuclear Reactor Analysis,** John Wiley
& Sons (1976).

FANG, S.C., RAJASEKERA, J.R., TSAO, H.S.J., **entropy optimization and**
mathematical programming, International series in operations research
management sciences. Boston. Kluwer, 1997.

GOLAN, A., JUDGE, G., MILLER, D., **Maximum entropy econometrics.** New York
Wiley, 1996.

GRIMM, P., ABOUDY, M., GALPERIN, A., SEGEV, M., **A test of Main Stream**
Pin Power Reconstruction Methods, Nuclear Science and Engineering: 122,
395-406, 1996.

HAN G. JOO , QUUN S. ZEE, THOMAS J. DOWNAR, DAVID D. EBERT,
Consistent Analytical. Pin Power Reconstruction Method for Statics and
Transient Reactor Safety Analysis. Mathematics and Computation, Reactor
Physics and Environmental Analysis un Nuclear Applications. September, 1999.

HERMAN, G. T., **Mathematical Optimization Versus Practical Performance: a case study based on the maximum Entropy criterion in image Reconstruction.**

Mathematical Programming Study 20, 96 – 112, 1982.

HOXIE, C. L., **Application of Nodal Equivalence Theory to the Neutronics Analysis of PWR's**, PhD thesis, Department of Nuclear Engineering, Massachusetts Institute of Technology, June 1982.

JAYNES, E. T. **Information theory and statistical mechanics:** Part I. Physical Review 106, 620-630. 1957.

JONSSON, A., GRILL, S., REC, R., **Nodal Imbedded calculation for the Retrieval of Local Power Peaking from Coarse Mesh Reactor Analysis**, Proc. Int. Topl. Mtg. Advances in Mathematical Methods for the Solution of Nuclear Engineering Problems, Munich, FRG, April, Vol.II, p. 23., 1981.

JOO, H. G., ZEE, Q. S., DOWNAR, T. J. AND EBERT, D. D., **Consistent Analytic Pin Power Reconstruction Method for Static and Transient Reactor Safety Analysis**, M&C'99-Madrid, Spain, Sep. 27-30, 1999.

KAPUR, J.N., KESAVAN, H.K. **Entropy optimization principles with applications.** London: AcademicPress, 1992.

KHALIL, H.S. **The application of Nodal Methods to PWR Analysis**, PhD Thesis, Department of Nuclear Engineering, Massachusetts Institute of Technology, 1982

KOEBKE, K., WAGNER, M. R., **The determination of the pin Power Distribution in a Reactor core on the basis of nodal coarse mesh calculations.**

Atomkernenergie (ATKE) Bd. 30, 1977.

KULLBACK, S., **Information theory and statistics**, Wiley, New York, 1959.

MARTINEZ, A. S., PEREIRA V., CARVALHO DA SILVA F. **A system for the prediction and determination of the subcritical multiplication condition,**

Kerntechnik 64, pp. 230-234, 1999.

NAKAMURA, S., **Computational Methods in Engineering and Science**, John Wiley & Sons, 1997.

REMPE, K.R., SMITH, K.S., HENRY, A.F., **SIMULATE-3 Pin Power**

Reconstruction: Methodology and Benchmarking, Nuclear Science and Engineering: 103, 334-342, 1989.

SHANNON, C. E. **A mathematical theory of communication.** The Bell System

Technical Journal 27, 379-423 & 623-656. 1948.

STRANG, G. **Introduction To Applied Mathematics.** "Optimization". In: Wellesley

Cambridge Press Box 157. Printed in the United States of America. 1986.

WO SIK. JUNG, NAM ZIM CHO., **The Maximum Entropy Method for Reconstructin of the Pointwise Neutron Flux Distribution in Nodal Methods**, Nuclear Science and Engineering: 108, 384-395, 1991.

WU, N. **The Maximum Entropy Method** Number 32 in Springer Series in Information Sciences. Springer-Verlag, Berlin - Heidelberg, 1997.

STRANG, G. **Introduction To Applied Mathematics**. "Optimization". In: Wellesley – Cambridge Press Box 157. Printed in the United States of America. 1986.

APÊNDICE A

A.1 Distância de Bregman e Máxima Entropia

Como o número de incógnitas é maior do que o número de equações o sistema é solúvel indeterminado a solução pelo método da máxima entropia (WU, 1997) é definida pela seguinte função

$$P = [P_{(j)}; \quad j = 1, J] \quad (\text{A.1})$$

$$\eta(P) = - \sum_{j=1}^J P_j^B \frac{P_j^q - 1}{q}$$

A distância de Bregman (CARITA, et.at.,2001), baseado em na função convexa η , que para nosso caso quando $q \rightarrow 0$, é da forma:

$$d(P, P^0) = \eta(P) - \eta(P^0) - \langle \nabla \eta(P^0), P - P^0 \rangle \quad (\text{A.2})$$

Definindo a Máxima entropia como:

$$\eta(P) = - \sum_{g=1}^2 \sum_{i \in \text{todas } k} P_{gk}^i \ln P_{gk}^i, \quad (\text{A.3})$$

Assim, Uma vez determinado os fluxos na fronteiras expressos pela probabilidade P_k , nos podemos facilmente encontrar a distribuição de fluxo em todas as malhas da equação (4.19). Os P_k são determinados pelo uso do método da máxima entropia.

Definida da forma(4.22) Para nosso caso, O problema de otimização com restrições, por resolver no sistema (4.19), escolhe-se dentro das muitas soluções possíveis, aquelas que minimize a distância de Bregman entre o valor de ϕ que se esta determinando, e uma certa informação a priori sobre este valor, como os valores próprios meios ϕ_g , por exemplo.

Então seja:

$$f(x) = f(x_0) + \frac{1}{1!} f'(x_0)(x - x_0) + d_f(x, x_0) \quad (\text{A.4})$$

se $f(x)$ é convexo, $d(f, f_0) \geq 0$

se $f(x)$ é concavo, $d(f, f_0) \leq 0$

se $f(x)$ é linear, $d(f, f_0) = 0$

O problema de otimização consistente da eq.(4.19) é um problema convexo, então. Introduzimos o método dos multiplicadores de Lagrange para resolver problemas de máximos e mínimos relativos, isto é, com condições suplementares.

Para resolver nosso problema, (a distancia de Bregman $d(P, P^0)$ sujeito a representação matricial $C_g^{mn} P_k = \phi_g$ (Ver apêndice A), monta-se a Lagrangiana.

$$L(P, P^0, \lambda) = d(P, P^0) - \sum_{i=1}^{18} \lambda_i \left(\sum_{j=1}^{120} C_{ij} P_j - \bar{\phi}_i \right), \quad (\text{A.5})$$

Onde λ representa os multiplicadores de Lagrange, e $d(P, P^0)$, tem a forma:

$$d(P, P^0) = \sum_{j=1}^{120} \left(P_j \ln \frac{P_j}{P_j^0} - P_j + P_j^0 \right) \quad (\text{A.6})$$

Utilizando (A.6) em (A.5) a Lagrangiana ficaria de forma:

$$L(P, P^0, \lambda) = \sum_{j=1}^{120} \left(P_j \ln \frac{P_j}{P_j^0} - P_j + P_j^0 \right) - \sum_{i=1}^{18} \lambda_i \left(\sum_{j=1}^{120} C_{ij} P_j - \bar{\phi}_i \right), \quad (\text{A.7})$$

Resolvendo a eq. De ponto critico que é um condição necessária para que L tenha um extremo (ponto de sela):

$$\begin{cases} \frac{\partial L}{\partial P_k} = 0 & \text{com } k = 1;120 \\ \frac{\partial L}{\partial \lambda_l} = 0 & \text{com } l = 1;18 \end{cases}, \quad (\text{A.8})$$

Utilizando (A.8) em (A.7) e derivando com respeito a P_k e λ_l

$$\begin{cases} \frac{\partial L}{\partial P_k} = \frac{\partial d}{\partial P_k} - \frac{\partial}{\partial P_k} \sum_{i=1}^{18} \lambda_i \left(\sum_{j=1}^{120} C_{i,j} P_j - \bar{\phi}_i \right) = 0 & \text{com } k = 1;120 \\ \frac{\partial L}{\partial \lambda_l} = \frac{\partial d}{\partial \lambda_l} - \frac{\partial}{\partial \lambda_l} \sum_{i=1}^{18} \lambda_i \left(\sum_{j=1}^{120} C_{i,j} P_j - \bar{\phi}_i \right) = 0 & \text{com } l = 1;18 \end{cases} \quad (\text{A.9})$$

resolvendo (A.9) com respeito a P_k

$$\frac{\partial L}{\partial P_k} = \frac{\partial}{\partial P_k} \left[\sum_{j=1}^{120} \left(P_j \ln \left(\frac{P_j}{P_j^0} \right) - P_j + P_j^0 \right) \right] - \frac{\partial}{\partial P_k} \left[\sum_{j=1}^{120} P_j \left(\sum_{i=1}^{18} \lambda_i C_{i,j} \right) - \sum_{i=1}^{18} \lambda_i \bar{\phi}_i \right] = 0, \text{ com } k = 1;120 \quad (\text{A.10})$$

[a] [b]

Resolvendo [a] com k que varia de 1 a 120, de a eq. (A.10)

$$\frac{\partial}{\partial P_k} \left[\sum_{j=1}^{120} \left(P_j \ln \left(\frac{P_j}{P_j^0} \right) - P_j + P_j^0 \right) \right] = \sum_{j=1}^{120} \left(\frac{\partial P_j}{\partial P_k} \ln \left(\frac{P_j}{P_j^0} \right) + P_j \frac{\partial}{\partial P_k} \left(\ln \left(\frac{P_j}{P_j^0} \right) \right) - \frac{\partial P_j}{\partial P_k} + \frac{\partial P_j^0}{\partial P_k} \right) \quad (\text{A.11})$$

a variação de $\frac{\partial P_j}{\partial P_k} = 1$; se $j = k$ e $\frac{\partial P_j}{\partial P_k} = 0$; se $j \neq k$, fazemos $\frac{\partial P_j}{\partial P_k} = \delta_{j k}$, na eq.

anterior,

$$\frac{\partial d}{\partial P_k} = \sum_{j=1}^{120} \left(\delta_{jk} \ln \left(\frac{P_j}{P_j^0} \right) + P_j \left(\frac{\partial \ln P_j}{\partial P_k} - \frac{\partial \ln P_j^0}{\partial P_k} \right) - \delta_{jk} + \frac{\partial P_j^0}{\partial P_k} \right), \quad (\text{A.12})$$

e como $\frac{\partial P_j^0}{\partial P_k} = 0$, por ser ∂P_j^0 , um valor médio vindo do problema nodal capítulo II,

$$\frac{\partial d}{\partial P_k} = \sum_{j=1}^{120} \left(\delta_{jk} \ln \left(\frac{P_j}{P_j^0} \right) + \phi_j \left(\frac{1}{P_j} \delta_{jk} - \frac{1}{P_j^0} \frac{\partial P_j^0}{\partial P_k} \right) - \delta_{jk} + \frac{\partial P_j^0}{\partial P_k} \right), \quad (\text{A.13})$$

simplificando (A.13), considerando que $k = 1;120$, e j e uma variável muda, fica

$$\frac{\partial d}{\partial P_k} = \ln \left(\frac{P_k}{P_k^0} \right), \quad (\text{A.14})$$

Logo resolvendo [b] com k que varia de 1 a 120, de a eq. (A.10)

$$\frac{\partial}{\partial P_k} \left[\sum_{j=1}^{120} P_j \left(\sum_{i=1}^{18} \lambda_i C_{i,j} \right) - \sum_{i=1}^{18} \lambda_i \bar{\phi}_i \right] = \left[\sum_{j=1}^{120} \delta_{jk} \left(\sum_{i=1}^{18} \lambda_i C_{i,j} \right) - \frac{\partial}{\partial P_k} \sum_{i=1}^{18} \lambda_i \bar{\phi}_i \right], \quad (\text{A.15})$$

Simplificando (A.15), considerando que $k = 1;120$, e j é uma variável que também varia de 1 a 120, podemos escrever a equação como:

$$\frac{\partial}{\partial P_k} \left[\sum_{j=1}^{120} P_j \left(\sum_{i=1}^{18} \lambda_i C_{i,j} \right) - \sum_{i=1}^{18} \lambda_i \bar{\phi}_i \right] = \sum_{i=1}^{18} \lambda_i C_{i,k}, \quad (\text{A.16})$$

Logo introduzindo (A.16) e (A.14) em a equação (A.10), esta fica como:

$$\frac{\partial L}{\partial P_k} = \ln \frac{P_k}{P_k^0} - \sum_{i=1}^{18} \lambda_i C_{i,k} = 0, \quad (\text{A.17})$$

Logo P_k seria de forma:

$$P_k = P_k^0 \exp\left(\sum_{i=1}^{18} \lambda_i C_{i,k}\right)_{k=1;120}, \quad (\text{A.18})$$

Da mesma maneira resolvemos a equação (A.10) com respeito a λ_l

$$\frac{\partial L}{\partial \lambda_l} = \frac{\partial}{\partial \lambda_l} \left[\sum_{j=1}^{120} \left(P_j \ln \left(\frac{P_j}{P_j^0} \right) - P_j + P_j^0 \right) \right] - \frac{\partial}{\partial \lambda_l} \sum_{i=1}^{18} \lambda_i \left(\sum_{j=1}^{120} C_{i,j} P_j - \bar{\phi}_i \right) = 0 \quad \text{com } l=1;18 \quad (\text{A.19})$$

Da equação (A.19) se pode observar que distancia de Bregman não depende de λ_l então só avaliando a segunda parte a equação e considerando que por ser $\partial \lambda_i / \partial \lambda_l = 1$ por ser $l = i$, $\partial \lambda_i / \partial \lambda_l = 0$, por ser $l \neq i$, utilizando a delta de Kroneker $\partial \lambda_i / \partial \lambda_l = \delta_{il}$, está ficaria como:

$$\frac{\partial L}{\partial \lambda_l} = - \sum_{i=1}^{18} \delta_{il} \left(\sum_{j=1}^{120} C_{i,j} P_j - \bar{\phi}_i \right) = 0 \quad \text{com } l=1;18 \quad (\text{A.20})$$

Simplificando (A.20) e considerando que i muda da mesma forma que l

$$\frac{\partial L}{\partial \lambda_l} = \sum_{j=1}^{120} C_{l,j} P_j - \bar{\phi}_l = 0 \quad , \text{ com } l = 1;18 \quad (\text{A.21})$$

Depois, tendo em conta que l varia igual que i e j igual que k , se podem reescrever a equação(A.21), substituindo P_j da equação (A.18) de forma que a eq. fica como:

$$\bar{\phi}_l = \sum_{j=1}^{120} C_{l,j} P_j^0 \exp\left(\sum_{i=1}^{18} \lambda_i C_{i,j}\right), \quad (\text{A.22})$$

como $\bar{\phi}_l, C_{l,j}$ são conhecidos, facilmente pode-se encontrar o valor de λ . Estes valores se encontram na Tabela 5.4.

Livros Grátis

(<http://www.livrosgratis.com.br>)

Milhares de Livros para Download:

[Baixar livros de Administração](#)

[Baixar livros de Agronomia](#)

[Baixar livros de Arquitetura](#)

[Baixar livros de Artes](#)

[Baixar livros de Astronomia](#)

[Baixar livros de Biologia Geral](#)

[Baixar livros de Ciência da Computação](#)

[Baixar livros de Ciência da Informação](#)

[Baixar livros de Ciência Política](#)

[Baixar livros de Ciências da Saúde](#)

[Baixar livros de Comunicação](#)

[Baixar livros do Conselho Nacional de Educação - CNE](#)

[Baixar livros de Defesa civil](#)

[Baixar livros de Direito](#)

[Baixar livros de Direitos humanos](#)

[Baixar livros de Economia](#)

[Baixar livros de Economia Doméstica](#)

[Baixar livros de Educação](#)

[Baixar livros de Educação - Trânsito](#)

[Baixar livros de Educação Física](#)

[Baixar livros de Engenharia Aeroespacial](#)

[Baixar livros de Farmácia](#)

[Baixar livros de Filosofia](#)

[Baixar livros de Física](#)

[Baixar livros de Geociências](#)

[Baixar livros de Geografia](#)

[Baixar livros de História](#)

[Baixar livros de Línguas](#)

[Baixar livros de Literatura](#)
[Baixar livros de Literatura de Cordel](#)
[Baixar livros de Literatura Infantil](#)
[Baixar livros de Matemática](#)
[Baixar livros de Medicina](#)
[Baixar livros de Medicina Veterinária](#)
[Baixar livros de Meio Ambiente](#)
[Baixar livros de Meteorologia](#)
[Baixar Monografias e TCC](#)
[Baixar livros Multidisciplinar](#)
[Baixar livros de Música](#)
[Baixar livros de Psicologia](#)
[Baixar livros de Química](#)
[Baixar livros de Saúde Coletiva](#)
[Baixar livros de Serviço Social](#)
[Baixar livros de Sociologia](#)
[Baixar livros de Teologia](#)
[Baixar livros de Trabalho](#)
[Baixar livros de Turismo](#)