UNIVERSIDADE FEDERAL DE SANTA CATARINA COORDENAÇÃO DOS PROGRAMAS DE POS-GRADUAÇÃO EM ENGENHARIA

ESTUDO DINÂMICO E TÉRMICO DO ESCOAMENTO LAMINAR EM UM DUPLO TUBO ALETADO

CLOVIS RAIMUNDO MALISKA

FLORIANÓPOLIS SANTA CATARINA - BRASIL JULHO - 1975 UNIVERSIDADE FEDERAL DE SANTA CATARINA COORDENAÇÃO DOS PROGRAMAS DE POS-GRADUAÇÃO EM ENGENHARIA

ESTUDO DINÂMICO E TÉRMICO DO ESCOAMENTO LAMINAR EM UM DUPLO TUBO ALETADO

CLOVIS RAIMUNDO MALISKA

TESE SUBMETIDA À APRECIAÇÃO COMO REQUISITO PARCIAL PARA OBTENÇÃO DO GRAU DE: "MESTRE EM CIÊNCIAS EM ENGENHARIA MECÂNICA" - OPÇÃO TERMOTÉCNICA - ESTUDO DINÂMICO E TÉRMICO DO ESCOAMENTO LAMINAR EM UM DUPLO TUBO ALETADO

CLOVIS RAIMUNDO MALISKA

ESTA TESE FOI JULGADA ADEQUADA PARA A OBTENÇÃO DO TÍTULO DE

"MESTRE EM CIÊNCIAS"

E APROVADA EM SUA FORMA FINAL PELO ORI ENTADOR E PELO CURSO DE PÓS-GRADUAÇÃO

Sérgio Colle, M.Sc. Prof Orientador Prof Hyppolito do Valle Pereira

Integrador do Curso de Pós-Graduação

iii

BANCA EXAMINADORA: Prof. Dy Rpolito do Valle Pereira, Ph.D.

Prof. Carlos Alfredo Clezar, M.Sc.

Taiz Gargioni , M.Sc. Prof.

•			
	. · .		
-			
· · · · ·			
			· · .
		•	
		· · ·	$\gamma = 1/2$
*		· · · · · · · · · · · · · · · · · · ·	
· · · · ·			
•			
And the state			*
and the second second		. <u>.</u>	
· · ·		· · · ·	
tat to see a			
	1.1.1		÷., •
v		• '	
		• • •	
et l'iter	· ·		
· ·	. '		
· · · · ·		1	
		· · ·	12
1 - A			
1997 - 1997 - 1997 - 1997 - 1997 - 1997 - 1997 - 1997 - 1997 - 1997 - 1997 - 1997 - 1997 - 1997 - 1997 - 1997 -		1995 - 1997 - 1997 - 1997 - 1997 - 1997 - 1997 - 1997 - 1997 - 1997 - 1997 - 1997 - 1997 - 1997 - 1997 - 1997 -	
н <u>н</u> н			
			1.1
	-		
		·	
•		• · · · ·	
. •			
	· .		
	· · · ·		-
			·
· .	1	-14 - 14	
· · ·	• :		
			1
	Ang	. •	
	100	and the second	
	meus	pais	
	mouo	Parto	
			÷.,
	Aos		
		· • • • • •	
	meus	irmaos	. *
	. : .		14. j. j.
		· •	
			· · ·
			· · ·
			. [.] .
· · · · · ·	· · ·		

iv

À

Ana Maria, minha esposa

AGRADECIMENTOS

vi

O autor deseja expressar seu sincero agradecimento ao Professor Sérgic Colle pela orientação dedicada e precisa.

Aos professores da Divisão de Termotécnica, pelo аро io e incentivo, à CAPES e ao BNDE, pelo apoio financeiro, ao De partamento de Engenharia Mecânica, ao Professor Manoel Luiz Leão, ao Schmidt e ao Francisco, pela amável acolhida e atenção que me dispensaram quando da minha estada no C.P.D.-UFRGS, ao Professor Hyppólito, pela presteza no pedido de bibliografias, ao Dr. Chang do Departamento de Engenharia Mecânica da Universidade de New York, em Buffalo, pelo envio do artigo solicitado, à todos os pro fessores, alunos e funcionários deste Centro que, direta ou indi retamente, colaboraram para a realização deste trabalho e aos ami gos Rogério Gargioni, Anilton Lapa e Luiz Henrique da Silva, pe los desenhos e datilografia.

INDICE

		PÁG.
1	- INTRODUÇÃO	1
2	- FORMULAÇÃO DO PROBLEMA	4
3	- O PROBLEMA DA VELOCIDADE	8
	 3.1 - Equação Diferencial da Velocidade 3.2 - Função de Green - Definição 	8 11
	 3.3 - Metodo da Expansao Parcial em Auto-Funções 3.4 - Determinação da Função de Green do Problema 	11 12
	 3.5 - Solução do Problema da Velocidade 3.6 - Resultados e Comparações 	19 24
4	- O PROBLEMA DA TEMPERATURA	31
•	 4.1 - Equação Diferencial da Temperatura 4.2 - Função de Green Generalizada 4.3 - Solução do Problema da Temperatura 4.4 - Resultados e Comparações 	31 34 44 50
5	- CONCLUSÕES	64
6	- BIBLIOGRAFIA	65
7	- APÊNDICES	67

LISTA DE SÍMBOLOS

¢p	Calor específico	· . ·
ρ	Massa específica	- - -
μ	Viscosidade absoluta	
k	Condutibilidade térmica	
r*,θ,z*	Sistema de coordenadas cilíndricas	:
r,θ,z	Sistema de coordenadas cilíndricas adimensiona:	is
r* 2	Raio do tubo externo	
r <mark>%</mark>	Raio do tubo interno	
$r_{O} = \frac{r_{O}^{*}}{r_{2}^{*}}$	Relação de raios	
Dh*=4.A _C P*	Diâmetro hidráulico	
l*=r2*-r0*	Comprimento das aletas	•
P*	Perimetro molhado	
A _C	Área de passagem do fluído	
θο	Ângulo entre as aletas	
m	Número de aletas	
q[*]₁ ,q [*] ₀ ,q [*] ₂	Fluxo de calor por unidade de tempo e área na ta, no tubo interno e no tubo externo, respec	al <u>e</u> tiv <u>a</u>
	mente.	- - -
Q [*]	Calor trocado na interface sólido-fluido por dade de tempo e comprimento do duto.	un <u>i</u>
P*	Pressão	

Q*		Calor de geração por unidade de volume
$\lambda = \frac{Q^* \cdot r_2^*}{k}$		Parâmetro de geração de calor
$q_{\mathbf{r}}^{*}$. · . -	Fluxo de Calor de referência
ω _O	-	Relação entre fluxo de calor no tubo interno e na aleta.
ω 2	•. ••• •	Relação entre fluxo de calor no tubo externo e na aleta.
Т*,Т	-	Temperatura e a correspondente adimensional
T [*] , T _m		Temperatura média na região e a correspondente adimensional.
Tḃ,Tb		Temperatura de mistura e a correspondente adi- mensional.
T [*] _{Sm} ,T _{Sm}		Temperatura média na interface de troca de c <u>a</u> lor e a correspondente adimensional.
$v_{r}^{*}, v_{\theta}^{*}, v_{z}^{*}$		Componentes da velocidade nos eixos coordenados
v _r ,v _θ ,v _z	÷	Componentes da velocidade adimensional
v [∗] ,v _m	-	Velocidade média e a correspondente adimensio- nal.
$\overline{G}(r,\theta r',\theta')$	-	Função de Green generalizada
g(r,0 r',0')		Função de Green
R	-	Região n-dimensional aberta e limitada
ðR	-	Fronteiras de R
δ(x-ξ)		Função "Delta de Dirac"
C1	-	Constante definida por (4-11)
C 2		Constante definida por (4-12)

ix

 ϕ^* , ϕ - Função dissipação definida por (4-4) e a correspondente adimensional.

 \mathbf{X}

Q - Vazão volumétrica

 $Re_{Dh} = \frac{\rho v_m * Dh^*}{\mu}$

- Numero de Reynolds

Nu_{Dh},Nu_{D2}, Nu_{D2} - Números de Nusselt definidos em (4-87), (4-92) e (4-95), respectivamente

ESUMO

O objetivo deste trabalho é o estudo dinâmico e térmi co do escoamento laminar em um duplo tubo aletado.

A partir das equações do movimento e da energia, com simplificações que o problema físico admite e que serão justificadas no trabalho, chega-se aos problemas de Dirichlet e Neumann. Estes problemas são resolvidos com o uso das funções de Green.

São apresentadas as soluções do problema dinâmico e térmico, bem como o método de construção das funções de Green.

Os resultados são apresentados em termos de número de Reynolds, Nusselt e coeficiente de atrito para diversas relações de raios e números de aletas, e são comparados, em particular,com trabalhos anteriores.

The dynamic and thermal study of the laminar flow in a double pipe with internal fins is the main goal of this work.

Starting with momentum and energy equation and after some simplifications in the physical problem, which have been jus tified, we arrived to Dirichlet and Neumann problems. Those problems have been solved by using Green's function.

The solution of the dynamic and thermal problem have been presented and also the calculations of the Green's functions.

The results are presented in terms of, Reynolds and Nusselt numbers and friction coefficient. The calculation of tho se parameters have been performed for several radius ratios and fins number and compared with others previous works.

1 - INTRODUÇÃO

Recentemente, o estudo das características dinâmicas e térmicas de escoamentos em secções não circulares recebeu gran de atenção dada a grande aplicação em trocadores de calor, prin cipalmente para reatores nucleares.

A grande maioria deste tipo de secção são obtidas <u>a</u> letando-se dutos circulares. Muitos trabalhos foram feitos neste campo. DELORENZO e ANDERSON (1945), determinaram as característi cas dinâmicas para escoamento em um duplo tubo, com aletas planas axiais, relação de raios 0,65, com ângulo entre as aletas na faixa de 8 a 13°. SPARROW, et al [2], resolveram a equação do movimento, para regime laminar e perfil de velocidade plenamente desenvolvido, também para o duplo tubo com aletas planas axiais.

No trabalho feito por ECKERT, et al [3], podemos ver a solução dos problemas dinâmico e térmico, para regime laminar com perfis de velocidade e temperatura plenamente desenvolvidos, para o setor circular.

O problema acima foi resolvido para duas condições de contorno: temperatura constante na parede e fluxo de calor constante na parede, ambos com fluxo de calor constante por uni dade de tempo e comprimento do duto. O problema do tubo aletado internamente foi resolvido por HU e CHANG [1], também para regi me laminar e perfis plenamente desenvolvidos.

Eles encontraram um coeficiente de troca térmica vin te vezes superior àquele do tubo não aletado.

Um estudo bastante completo sobre tubos aletados com aletas de diversos tipos e em diferentes arranjos foi realizado por BERGLES [13].

Trabalhos experimentais também foram realizados ne<u>s</u> te campo. HILDING e COOGAN [11], estudaram dez tipos de tubos <u>a</u> letados e concluiram que, para números de Reynolds acima de 5.000, todos apresentaram coeficiente de troca de calor inferi<u>o</u> res ao do tubo liso. Entretanto, para baixos números de Reynolds, isto é, na região laminar e de transição, acontece o contrário. BERGLES, et al [12], realizando trabalhos experimen tais com tubos aletados internamente, encontraram um aumento de 170% no coeficiente de troca térmica em relação ao tubo não al<u>e</u> tado, baseado na área nominal de transferência de calor e igual potência de bombeamento. O critério de mesma potência de bombea mento não é necessária em nosso estudo pois, para regime laminar com perfis de velocidade e temperatura plenamente desenvolvidos, o número de Nusselt é independente do número de Reynolds.

Neste trabalho é estudado, do ponto de vista dinâmi co e térmico, o escoamento em um duplo tubo aletado, conforme $F_{\underline{i}}$ gura l.



Fig. I - Geometria do duplo tubo aletado.

A colocação das aletas provoca um acréscimo na área de troca de calor, aumentando a quantidade de calor trocado, se uma dada distribuição de temperatura é mantida na superfície ou, baixando a temperatura média da superfície se um dado fluxo de calor é mantido.

Em outras palavras, isto significa que, se estamos usando um duplo tubo não aletado e uma quantidade de calor Q_s^* é trocada entre fluido frio e quente, se colocarmos aletas a mesma quantidade de calor Q_s^* poderá ser trocada com um fluido que<u>n</u> te em temperatura mais baixa daquela do tubo não aletado. Ou ai<u>n</u>

2

da, mantendo a mesma temperatura do fluido quente e o mesmo $Q_{\rm s}^{*}$, teremos um trocador de calor mais compacto.

3

Obviamente, a colocação de aletas implica em um au mento da potência de bombeamento e, frente a isto, o objetivo deste trabalho é entregar ao projetista de trocadores de calor as curvas de coeficiente de atrito e número de Nusselt, para que ele possa escolher o número de aletas mais conveniente, não ap<u>e</u> nas do ponto de vista térmico, mas também levando em consideração o acréscimo da potência de bombeamento.

Sob o aspecto comercial, as aletas planas axiais, co mo foi bem discutido por BERGLES, et al $\begin{bmatrix} 12 \end{bmatrix}$, representam uma boa maneira de aumentar a performance térmica de trocadores de calor.

2 - FORMULAÇÃO DO PROBLEMA

O problema, ao qual nos submetemos, é resolver a <u>e</u> quação do movimento e da energia para o escoamento em um duplo tubo aletado em regime laminar.

A região em estudo é a mostrada na Figura 2.



Fig: 2 - Geometria do setor de coroa em estudo.

As hipóteses são as normalmente feitas em estudos desta natureza:

- a) Perfil de velocidade plenamente desenvolvido;
- b) Perfil de temperatura plenamente desenvolvido;
- c) Superfícies de atrito do fluido perfeitamente polidas;
- d) Condição de não deslizamento do fluido nas paredes. Is to dá origem as condições de contorno do problema da velocidade;
- e) Fluido Newtoniano;
- f) Propriedades físicas dos fluidos constantes;
- g) Aletas planas e axiais com espessura desprezável, dispostas radialmente e com igual espaçamento entre elas;

- h) Fluxo de calor, por unidade de tempo e comprimento do duto, constante. Esta hipótese se aplica a diversos problemas de engenharia, tais como: Aquecimento por resistência elétrica, aquecimento nuclear, aquecimento por radiação e trocadores de calor contra corrente quando os fluidos frio e quente possuem as mesmas capacidades caloríficas.
- i) Os fluxos de calor por unidade de tempo e área, nas ale tas, no tubo interno e no tubo externo, são supostos constantes e são denotados por q^{*}₁, q^{*}₀ e q^{*}₂, respectivamente. A hipótese de fluxo constante nas aletas, também adotada em [1], não é bastante real, mas simplifi ca o problema, pois do contrário, teríamos que analisar simultâneamente a condução de calor na aleta e a convecção no fluido.
- j) A dissipação viscosa não será levada em consideração , pois ficou determinado que seus efeitos são insignifi cantes sobre o número de Nusselt [1].

Dentre os objetivos do trabalho, um deles é comparar os números de Nusselt do tubo aletado com aqueles do tubo não <u>a</u> letado. Para tal, vamos considerar que o duplo tubo não aletado e o aletado tenham o mesmo fluxo de calor por unidade de tempo e comprimento do duto. Como o aletado possue maior área de troca de calor, espera-se que a temperatura média da parede diminua e, consequentemente, haja um aumento no número de Nusselt.

O duplo tubo liso de comparação é considerado tendo um fluxo de calor q_r^* , constante na parede do tubo interno e s<u>u</u> perfície externa isolada.

Seja Q^{*}5 o calor trocado, tanto pelo duplo tubo sem aletas como pelo aletado.

Para o não aletado,

$$Q_{s}^{*} = q_{r}^{*} \cdot \pi D_{o}^{*}$$

Para o aletado,

 $Q_{s}^{*} = q_{0}^{*} \cdot \pi D_{0}^{*} + q_{2}^{*} \cdot \pi D_{2}^{*} + q_{1}^{*} \cdot 2m^{\ell}^{*}$

(2-1)

5

(2-2)

onde m é o número de aletas e l* o comprimento das aletas.

$$m = \frac{2\pi}{\theta_0}$$
 (2-3)

$$l^* = r_2^* - r_0^*$$
 (2-4)

Defina-se

$$\frac{q_{0}^{*}}{q_{1}^{*}} = \omega_{0} \qquad (2-5)$$

$$\frac{q_{2}^{*}}{q_{1e}^{*}} = \omega_{2} \qquad (2-6)$$

Levando (2-1), (2-5) e (2-6) em (2-2), fatorando q_1^* e rearranjando, vem

$$\frac{q_{1}^{*}}{q_{1}^{*}} = \frac{1}{\frac{2m\ell^{*}}{\pi D_{0}^{*}} + \omega_{0} + \frac{\omega_{2}D_{2}^{*}}{D_{0}^{*}}}$$
(2-7)

As equações serão desenvolvidas considerando o fluxo de calor q_2^* mas, os resultados, para efeito de comparação com o duplo tubo não aletado, serão computados com $q_2^* = 0$ e, ainda porque a maior aplicação do duplo tubo é em trocadores de calor contra-corrente, que normalmente possuem a superfície externa <u>i</u> solada.

Da hipótese (b) temos,

 $\frac{\partial T^{*}}{\partial z^{*}} = \frac{dT_{b}^{*}}{dz^{*}} - \frac{T^{*} - T_{b}^{*}}{T_{sm}^{*} - T_{b}^{*}} \cdot \frac{dT_{b}^{*}}{dz^{*}} + \frac{T^{*} - T_{b}^{*}}{T_{sm}^{*} - T_{b}^{*}} \cdot \frac{dT_{sm}^{*}}{dz^{*}}$ (2-8)

Da hipótese (h),

ດນ

$$\frac{dT_{sm}^{*}}{dz^{*}} = \frac{dT_{b}^{*}}{dz^{*}}$$

T^{*} - T^{*} = constante

(2-9)

Levando (2-9) em (2-8),

$$\frac{\partial T^{*}}{\partial z^{*}} = \frac{dT_{sm}^{*}}{dz^{*}} = \frac{dT_{b}^{*}}{dz^{*}} \qquad (2-10)$$

Para que a solução seja mais geral, a equação da \underline{e} nergia é acrescida de um termo representativo da geração interna de calor uniforme no fluido. O comportamento do número de Nusselt em função deste parâmetro é investigado.

- O PROBLEMA DA VELOCIDADE

3.1 - Equação Diferencial da Velocidade

A equação de Navier-Stokes, para fluido Newtoniano com ρ e μ constantes, em regime permanente, expressa em coor denadas cilíndricas (r^{*}, θ ,z^{*}), tem a seguinte forma [6]:

Para a componente r^{*}, $\rho \left(\frac{\partial v_{r}^{*}}{\partial t} + v_{r}^{*} \frac{\partial v_{r}^{*}}{\partial r^{*}} + \frac{v_{\theta}^{*}}{r^{*}} \cdot \frac{\partial v_{r}^{*}}{\partial \theta} - \frac{v_{\theta}^{*2}}{r^{*}} + v_{z}^{*} \frac{\partial v_{r}^{*}}{\partial z^{*}} \right) = - \frac{\partial_{p}^{*}}{\partial_{r}^{*}} + \frac{\partial_{p}^{*}}{\partial r^{*}} + \frac{\partial_{p}^{*}}{\partial r^{*}}$

$$+ \mu \left[\frac{\partial}{\partial_{\Gamma}^{*}} \left(\frac{1}{\Gamma} \frac{\partial}{\partial_{\Gamma}^{*}} (\Gamma^{*} v_{\Gamma}^{*}) \right) + \frac{1}{\Gamma^{*2}} \frac{\partial^{2} v_{\Gamma}^{*}}{\partial \theta^{2}} - \frac{2}{\Gamma^{*2}} \frac{\partial v_{\theta}^{*}}{\partial \theta} + \frac{\partial^{2} v_{\Gamma}^{*}}{\partial z^{*2}} \right] +$$

Para a componente θ ,

$$\rho \left(\frac{\partial v_{\theta}^{*}}{\partial t} + v_{r}^{*} \frac{\partial v_{\theta}^{*}}{\partial_{r}^{*}} + \frac{v_{\theta}^{*}}{r^{*}} \frac{\partial v_{\theta}^{*}}{\partial \theta} + \frac{v_{r}^{*} \cdot v_{\theta}^{*}}{r^{*}} + v_{z}^{*} \frac{\partial v_{\theta}^{*}}{\partial z^{*}} \right) = -\frac{1}{r^{*}} \frac{\partial p}{\partial \theta}$$

$$+ \mu \left[\frac{\partial}{\partial r_{r}^{*}} \left(\frac{1}{r^{*}} \frac{\partial}{\partial r_{r}^{*}} (r^{*} v_{\theta}^{*}) \right) + \frac{1}{r^{*2}} \frac{\partial^{2} v_{\theta}^{*}}{\partial \theta^{2}} + \frac{2}{r^{*2}} \frac{\partial v_{r}^{*}}{\partial \theta} + \frac{\partial^{2} v_{\theta}^{*}}{\partial z^{*2}} \right] +$$

+ ρg_θ

(3-2)

(3-1)

Para a componente z",

$$O\left(\frac{\partial v_z^*}{\partial t} + v_r^* - \frac{\partial v_z^*}{\partial r_r^*} + \frac{v_{\theta}^*}{r^*} - \frac{\partial v_z^*}{\partial \theta} + v_z^* - \frac{\partial v_z^*}{\partial z^*}\right) = -\frac{\partial v_z^*}{\partial z^*}$$

+
$$\mu \left[\frac{1}{r^{*}} \frac{\partial}{\partial \frac{x}{r}} \left(r^{*} \frac{\partial v_{z}^{*}}{\partial \frac{x}{r}} \right) + \frac{1}{r^{*2}} \frac{\partial^{2} v_{z}^{*}}{\partial \theta^{2}} + \frac{\partial^{2} v_{z}^{*}}{\partial \frac{y}{z}^{2}} \right] + \rho g_{z}$$
 (3-3)

A equação da continuidade para fluido incompressi vel em regime permanente é,

$$\frac{1}{r^{*}} \frac{\partial}{\partial \dot{x}} (r^{*} v_{r}^{*}) + \frac{1}{r^{*}} \frac{\partial}{\partial \theta} (v_{\theta}^{*}) + \frac{\partial}{\partial \dot{z}} (v_{z}^{*}) = 0 \qquad (3-4)$$

Admitindo escoamento unidimensional,

$$v_{r}^{*} = 0$$
 (3-5)
 $v_{\theta}^{*} = 0$ (3-6)

9.

Com (3-5) e (3-6), (3-4) resulta,

$$\frac{\partial_V_Z^*}{\partial_Z^*} = 0 \qquad (3-7)$$

Com a hipótese de escoamento unidimensional e considerando desprezáveis os efeitos gravitacionais, (3-1) e (3-2) r<u>e</u> sultam,

$$\frac{\partial p}{\partial r} = 0 \qquad (3-8)$$

$$\frac{\partial p}{\partial r} = 0 \qquad (3-9)$$

Substituindo (3-5), (3-6) e (3-7) em (3-3), vem

$$\frac{1}{r^{*}}\frac{\partial}{\partial r^{*}}(r^{*}\frac{\partial v_{Z}^{*}}{\partial r^{*}}) + \frac{1}{r^{*2}}\frac{\partial^{2}v_{Z}^{*}}{\partial \theta^{2}} = \frac{1}{\mu}\frac{dp^{*}}{dz^{*}} \quad (3-10)$$

que é a equação diferencial do problema dinâmico.

As condições de contorno da velocidade são,

$$v_{z}^{*} = 0$$
 $r^{*} = r_{z}^{*}$ $-\pi/m \leq \theta \leq \pi/m$ (3-11)

$$v_{z}^{*} = 0$$
 $r^{*} = r_{0}^{*}$ $-\pi/m \leq \theta \leq \pi/m$ (3-12)

$$v_{\rm Z}^{*} = 0 \qquad \theta = \pi/m \qquad r_{\rm O}^{*} \leq r^{*} \leq r_{\rm Z}^{*} \qquad (3-13)$$

$$v_{z}^{*} = 0$$
 $\theta = -\pi/m$ $r_{0}^{*} \leq r^{*} \leq r_{2}^{*}$ (3-14)

Para facilitar a solução da equação diferencial par cial (3-10), com as condições de contorno acima, é interessante colocá-la em uma forma adimensional definindo novas variáveis [1],[2].

$$z = -\frac{v_{Z}^{*}}{\frac{r_{Z}^{*2}}{\mu} \cdot \frac{d_{p}^{*}}{d_{Z}^{*}}}$$
(3-15)

$$r = \frac{r^{*}}{r_{Z}^{*}}$$
(3-16)

onde v_z e r são, respectivamente, a velocidade ao longo do duto e a coordenada radial adimensionais.

Na equação (3-15) é suposta uma variação linear da pressão ao longo de z^* . Substituindo (3-15) e (3-16) em(3-10) vem,

$$\frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} (r \frac{\partial v_Z}{\partial r}) + \frac{1}{r^2} \frac{\partial^2 v_Z}{\partial \theta^2} = -1$$

ou,

$$\nabla^2 v_z = -1$$
 (3-17)

As condições de contorno, em termos adimensionais , resultam,

$$v_z = \theta$$
 $r = 1$ $-\pi/m \le \theta \le \pi/m$ (3-18)

$$v_z = 0$$
 $r = r_0$ $- \pi/m \le \theta \le \pi/m$ (3-19)

$$v_{z} = 0 \qquad \theta = \pi/m \qquad r_{o} \leq r \leq 1 \qquad (3-20)$$
$$v_{z} = 0 \qquad \theta = -\pi/m \qquad r_{o} \leq r \leq 1 \qquad (3-21)$$

A equação (3-17) é uma equação de Poisson que, com os valores da função prescritos na fronteira, caracteriza um problema de Dirichlet.

O problema de Dirichlet tem solução única e será r<u>e</u> solvido neste trabalho com o uso das funções de Green.

3.2 - Função de Green - Definição

Seja R uma região do espaço n-dimensional, aberta e limitada. Seja ∂R a fronteira desta região. A função de Gr<u>e</u> en para o Laplaciano negativo em R é a solução, g(x, ξ), do s<u>e</u> guinte problema a valores no contorno.

 $-\nabla^2 g = \delta(x-\xi)$ x e ξ em R (3-22)

 $g_{\partial R}^{\dagger} = 0$; $\partial R =$ fronteira de R (3-23)

onde $\delta(x-\xi)$ é a função "Delta de Dirac" (Ver Apêndice 3).

A função de Green pode ser obtida por diversos méto dos [4], e neste trabalho optamos pelo método da expansão parcial em auto funções.

3.3 - Método da Expansão Parcial em Auto Funções

O método consiste em expandir a função de Green em uma das sequências de funções ortogonais obtidas pela separação de variáveis do operador Laplaciano. O sucesso do método depende, justamente, da possibilidade de separar em dois problemas <u>u</u> nidimensionais o operador ∇^2 , ou seja, que a equação $\nabla^2 u = 0$ possa ser escrita na seguinte forma,

11.

$$\frac{1}{A(s)} L_{1u} + \frac{1}{B(t)} L_{2u} = 0 \qquad (3-24)$$

onde L_1 é um operador diferencial que depende apenas da variá vel s e L, depende apenas da variável t.

A solução da equação (3-24) será da forma,

$$u = S(s) \cdot T(t)$$
 (3-25)

A separação de variáveis origina dois problemas de auto valores,

$$L_1 S = \lambda_1 A(s) \cdot S$$
; $s_1^{e} < s < s_2$; $S(s_1) = S(s_2) = 0$ (3-26)

 $L_2T = \lambda_2B(t).T$; $t_1 < t < t_2$; $T(t_1) = T(t_2) = 0$ (3-27)

As soluções das equações acima dão origem a dois con juntos de funções ortogonais, possivelmente com uma função peso.

A função de Green, então, é expandida em termos de uma das sequências de auto-funções obtida com os problemas(3-26) e (3-27). Podemos obter, deste modo, duas representações distintas para a função de Green.

3.4 - Determinação da Função de Green do Problema

A região para a qual vamos determinar a função de Green é a mostrada na Figura 2, onde apenas é feita uma rotação de (- π/m) no eixo θ , para que o eixo $\theta = 0$ fique sobre <u>u</u> ma aleta.

Usando o método da separação de variáveis para ^{∇2}u=0 em coordenadas polares, para a região definida na Figura 2, se<u>n</u> do u = R(r*) . Θ(θ), temos os seguintes problemas de auto-val<u>o</u> res:

$$\frac{d}{d_{r}^{*}} (r^{*} \frac{dR}{d_{r}^{*}}) = -\frac{\lambda^{2}R}{r^{*}} , \quad R(r_{0}^{*}) = R(r_{2}^{*}) = 0 \quad (3-28)$$

$$\frac{d^2\Theta}{d\theta^2} = \lambda^2\Theta , \quad \Theta(0) = \Theta(\Theta_0) = 0 \quad (3-29)$$

onde λ são os auto-valores.

Resolvendo os problemas (3-28) e (3-29), teremos а função de Green em termos das auto-funções em r* ou em θ . Nes te trabalho optamos pela expansão em r* . A equação (3-28) é u ma equação de Euler, cuja solução geral é,

$$R(r^*) = A \cdot sen(\lambda \ln r^*) + B \cdot cos(\lambda \ln r^*) \quad (3-30)$$

Aplicando as condições, $R(r_0^*) = R(r_2^*) = 0$, em(3-30) temos,

 $R(r_{0}^{*}) = A \cdot sen (\lambda \ln r_{0}^{*}) + B \cdot cos (\lambda \ln r_{0}^{*}) = 0$ (3-31)

 $R(r_2^*) = A \cdot sen (\lambda \ln r_2^*) + B \cdot cos (\lambda \ln r_2^*) = 0$ (3-32)

ou:

sen
$$(\lambda \ln r_0^*)$$
 cos $(\lambda \ln r_0^*)$
sen $(\lambda \ln r_2^*)$ cos $(\lambda \ln r_2^*)$ $\begin{bmatrix} A \\ B \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \end{bmatrix}$ (3-33)

Para que o sistema (3-33) tenha solução não trivial, devemos ter

sen ($\lambda \ln r_0^*$). cos ($\lambda \ln r_2^*$) - sen($\lambda \ln r_2^*$).cos($\lambda \ln r_0^*$)= 0

ou,

sen
$$(\lambda \ln (r_2^* / r_0^*) = 0$$
 (3-34)

onde os auto-valores são,

$$\lambda_{\rm n} = \frac{n \pi}{\ln (r_2^*/r_0^*)}$$
(3-35)

tem as seguintes expressões: As constantes A e В

$$A = \cos \left(\lambda \ln r_0^*\right) \qquad (3-36)$$

$$B = - \operatorname{sen} \left(\lambda \ln r_{O}^{*}\right) \qquad (3-37)$$

Substituindo as constantes A e B, a equação (3-30) resulta,

$$R(r^*) = sen (\lambda \ln (r^*/r_0^*))$$
 (3-38)

O conjunto de auto funções em r* é,

$$R_n(r^*) = sen\left(\frac{n.\pi}{l_n(r_2^*/r_0^*)}, ln(r^*/r_0^*)\right)$$
 (3-39)

Doravante, demominaremos o conjunto de auto funções de $\{\psi_n \ (r^*)\}_{n=1,2,\ldots}$

A função peso para que a sequência $\{\psi_n\}$ seja ortogo nal é, naturalmente, $1/r^{*}$.

$$r^* = r \cdot r_2^*$$
 (3-40)

$$r_0^* = r_0 \cdot r_2^*$$
 (3-41)

$$r_2^* = 1 \cdot r_2^*$$
 (3.42)

teremos a sequência de auto funções adimensional

Com

$$\psi_{n}(\mathbf{r}) = - \operatorname{sen} \left(\frac{\mathbf{n} \cdot \boldsymbol{\pi}}{\ln \mathbf{r}_{0}} \ln (\mathbf{r}/\mathbf{r}_{0}) \right) \qquad (3-43)$$

Expressando ∇^2 e a função "Delta" em coordenadas polares (ver Apêndice 3), a função de Green para a região já d<u>e</u> finida, de acordo com (3-22), é a solução do seguinte problema a valores no contorno:

$$-\frac{1}{r}\frac{\partial}{\partial r}\left(r\frac{\partial g}{\partial r}\right)-\frac{1}{r^2}\frac{\partial^2 g}{\partial \theta^2}=\frac{\delta(r-r').\ \delta(\theta-\theta')}{r} \qquad (3-44)$$

$$r_{0} \leq r , r' \leq 1$$

$$0 \leq \theta , \theta' \leq \theta_{0}$$
(3-45)

15

$$g|_{r=r_{O}} = g|_{r=1} = 0$$

$$g|_{\theta=0} = g|_{\theta=\theta_{O}} = \theta$$

$$(3-46)$$

A função de Green tem então a seguinte expressão:

$$g(r,\theta|r',\theta') = \sum_{n=1}^{\infty} g_n(r',\theta,\theta') \cdot \psi_n(r) \qquad (3-47)$$

onde os coeficientes $g_n(r', \theta, \theta')$ são os coeficientes de Fourier.

$$g_{n}(r',\theta,\theta') = \frac{1}{||\psi_{n}(r)||^{2}} \int_{r_{0}}^{r} g(r,\theta|r',\theta').\psi_{n}(r).\frac{dr}{r} \quad (3-48)$$

onde,

е

$$||\psi_{n}(r)||^{2} = \int_{r_{0}}^{1} \psi_{n}(r) \cdot \psi_{n}(r) \cdot \frac{dr}{r} = -\frac{1}{2} \ln r_{0}$$

Doravante, so escreveremos $g_n(\theta)$, não mencionando a dependência da g_n em r' e θ '.

Seja,

$$\alpha_{n} = \frac{n \cdot \pi}{\ln r_{0}}$$

$$B_{n} = \frac{2}{\ln r_{0}} \cdot \operatorname{sen} \left(\frac{n \cdot \pi}{\ln r_{0}} \cdot \ln (r/r_{0}) \right)$$

Multiplicando a equação diferencial (3-44) por B_n e integrando de r_o a l , temos,

$$\int_{r_0}^{1} -\frac{\partial}{\partial r} (r \frac{\partial g}{\partial r}) \cdot B_n \cdot dr - \int_{r_0}^{1} \frac{1}{r} \frac{\partial^2 g}{\partial \theta^2} B_n \cdot dr = \int_{r_0}^{1} \delta(r - r') \delta(\theta - \theta') B_n dr$$
(3-50)

O primeiro termo do membro a esquerda é integrado por partes, enquanto que, do segundo termo, observando que B_n não é função de θ , obtém-se diretamente a $g_n(\theta)$. O membro a direita é integrado usando-se a propriedade (1) da função"Del ta" (Apêndice 3). Resolvendo estas integrais, encontramos,

$$u_{n}^{2} \cdot g_{n} - \frac{\partial^{2} g_{n}}{\partial \theta^{2}} = \frac{2}{\ln r_{0}} \operatorname{sen} \left(\frac{n \cdot \pi}{\ln r_{0}} \cdot \ln (r'/r_{0}) \right) \delta(\theta - \theta') \quad (3-51)$$

Para $\theta \neq \theta'$, temos a equação homogênea de(3.51),

$$\alpha_n^2 \cdot g_n - \frac{\partial^2 g_n}{\partial \theta^2} = 0 \qquad (3-52)$$

$$g_n|_{\theta=0} = g_n|_{\theta=\theta_0} = 0$$
 (3-53)

A solução de (3-52) com as condições de contorno ' (3-53) é, para $\theta < \theta$ ',

$$g_n(\theta) = Ae^{\alpha_n \theta} + Be^{\alpha_n \theta}$$
 (3-54)

Para $\theta < \theta'$ $g_n(0) = 0$, donde,

$$A = -B$$
 (3-55)

Levando (3-55) em (3-54), vem,

 $g_n(\theta) = 2A.senh(\alpha_n\theta)$, para $\theta < \theta'$ (3-56)

Para $\theta > \theta'$ a solução de (3-52) é,

$$g_n(\theta) = Ce^{\alpha_n \theta} + De^{\alpha_n \theta}$$
 (3-57)

Para $\theta > \theta'$ $g_n(\theta_0) = 0$, donde,

$$D = -C e^{2\alpha_n \theta_o} \qquad (3-58)$$

Levando (3-58) em (3-57), temos,

 $g_n(\theta) = 2.C e^{\alpha_n \theta_o} \operatorname{senh} | \alpha_n(\theta - \theta_o)$, para $\theta > \theta'$ (3-59)

A determinação da g_n depende da determinação das constantes A e C . Para isto, observemos as seguintes condições que a $g_n(\theta)$ satisfaz (Ver Apêndice 3):

a) Continuidade da $g_n(\theta)$ para $\theta = \theta'$, ou seja,

$$g_n(\theta_{+}^{\dagger}) - g_n(\theta_{-}^{\dagger}) = 0$$
 (3-60)

onde θ_{+}^{\prime} e θ_{-}^{\prime} é a aproximação de θ para θ_{-}^{\prime} pela direita e pela esquerda, respectivamente.

Substituindo nas equações (3-56) e (3-59) θ por θ' e resolvendo (3-60), temos,

2 C $e^{\alpha_n \theta_o}$ senh $(\alpha_n (\theta' - \theta_o)) - 2 A \operatorname{senh}(\alpha_n \theta') = 0$ (3-61)

b) Salto da derivada da $g_n(\theta)$ para $\theta = \theta'$.

Integrando a equação diferencial (3-51) entre $\theta' - \epsilon$ e $\theta' + \epsilon$, vem,

 $\int_{\theta'=\varepsilon}^{\theta'+\varepsilon} \alpha_n^2 g_n - \int_{\theta'=\varepsilon}^{\theta'+\varepsilon} \frac{\partial^2 g_n}{\partial \theta^2} = \int_{\theta'=\varepsilon}^{\theta'+\varepsilon} \frac{2}{\ln r_0} \cdot \operatorname{sen}(\alpha_n \cdot \ln(r'/r_0)) \delta(\theta-\theta')$ (3-62)

Observando a condição de continuidade da $g_n(\theta)$ para $\theta = \theta$ ' e a propriedade (1) da função "Delta", encontramos, no limite quando ε tende a zero,

 $g'_{n}(\theta'_{+}) - g'_{n}(\theta'_{-}) = -\frac{2}{\ln r_{0}} \operatorname{sen} (\alpha_{n} \cdot \ln (r'/r_{0}))$ (3-63)

Derivando com relação a θ , (3-56) e (3-59), subst<u>i</u> tuindo θ por θ ! nestas derivadas e resolvendo (3-63), vem,

$$2Ce^{\alpha_n \theta_o} \alpha_n \cdot \cosh(\alpha_n (\theta' - \theta_o)) - 2A\alpha_n \cdot \cosh(\alpha_n \theta') =$$

-

$$= -\frac{2}{\ln r_0} \cdot \sin (\alpha_n \cdot \ln (r'/r_0))$$
 (3-64)

As equações (3-61) e (3-64) formam o sistema de equa ções que, resolvido, nos da o valor de A e C.

$$C = -\frac{1}{n \cdot \pi} e^{-\alpha_n \theta_o} \frac{sen(\alpha_n \cdot ln(r'/r_o)) \cdot senh(\alpha_n \theta')}{senh(\alpha_n \theta_o)}$$
(3-65)

$$A = -\frac{1}{n.\pi} \cdot \frac{\operatorname{sen} (\alpha_n \cdot \ln(r'/r_0)) \cdot \operatorname{senh}(\alpha_n(\theta'-\theta_0))}{\operatorname{senh} (\alpha_n \theta_0)}$$
(3-66)

Levando A e C em (3-56) e (3-59), respectivamente, temos,

$$g_{n}(\theta) = \frac{2}{n \cdot \pi} \cdot \frac{\operatorname{sen}(\alpha_{n} \cdot \ln(r'/r_{0})) \cdot \operatorname{senh}(\alpha_{n}(\theta_{0} - \theta')) \cdot \operatorname{senh}(\alpha_{n}\theta)}{\operatorname{senh}(\alpha_{n}\theta_{0})}$$

para $\theta < \theta'$ (3-67)

$$g_{n}(\theta) = \frac{2}{n \cdot \pi} \cdot \frac{\operatorname{sen}(\alpha_{n} \cdot \ln(r'/r_{0})) \cdot \operatorname{senh}(\alpha_{n}(\theta_{0} - \theta)) \cdot \operatorname{senh}(\alpha_{n}\theta')}{\operatorname{senh}(\alpha_{n}\theta_{0})}$$

para $\theta > \theta'$ (3-68)

A função de Green, de acordo com (3-47), para
$$\theta < \theta$$
'

$$g(r,\theta \mid r',\theta')$$

$$= -\sum_{n=1}^{\infty} \frac{2}{n\pi} \frac{\operatorname{senh}(\alpha_n(\theta_0 - \theta'))}{\operatorname{senh}(\alpha_n \theta_0)} \operatorname{senh}(\alpha_n \theta) \cdot \psi_n(r) \cdot \psi_n(r')$$
(3-69)

Para
$$\theta > \theta'$$

$$g(\mathbf{r},\theta|\mathbf{r}',\theta') = -\sum_{n=1}^{\infty} \frac{2}{n\pi} \frac{\operatorname{senh}(\alpha_n(\theta_0-\theta))}{\operatorname{senh}(\alpha_n\theta_0)} \cdot \operatorname{senh}(\alpha_n\theta') \cdot \psi_n(\mathbf{r}) \cdot \psi_n(\mathbf{r}')$$

(3.70)

Para que o eixo $\theta = 0$ seja eixo de simetria do se tor de coroa, devemos substituir em (3-69) e (3-70) θ por $\theta + \frac{1}{2} \theta_0$ e θ' por $\theta' + \frac{1}{2} \theta_0$.

As equações resultam,

$$g(\mathbf{r},\theta \mid \mathbf{r}',\theta') = -\sum_{n=1}^{\infty} \frac{2}{n^{\pi}} \frac{\operatorname{senh}(\alpha_n(\pi/m-\theta'))}{\operatorname{senh}(\alpha_n(\pi/m-\theta'))} \cdot \operatorname{senh}(\alpha_n(\theta+\pi/m))\psi_n(\mathbf{r})\psi_n(\mathbf{r}')$$

para $\theta < \theta'$ (3-71)

$$g(\mathbf{r},\theta|\mathbf{r}',\theta') = -\sum_{n=1}^{\infty} \frac{2}{n\pi} \frac{\operatorname{senh}(\alpha_n(\pi/m-\theta))}{\operatorname{senh}(\alpha_n \frac{2\pi}{m})} \cdot \operatorname{senh}(\alpha_n(\theta'+\pi/m)) \cdot \psi_n(\mathbf{r})\psi_n(\mathbf{r}')$$

para $\theta > \theta'$ (3 \neg 72)

3.5 - Solução do Problema da Velocidade

Para determinação da equação da velocidade, para a re gião R, consideremos os seguintes problemas:

19

$$-\nabla^{2}g = \delta(x-\xi) \qquad x,\xi \text{ em } R$$

$$g = 0 \qquad x \text{ em } \partial R$$

$$-\nabla^{2}u = q(x) \qquad x \text{ em } R$$

$$u = f \qquad x \text{ em } \partial R$$

$$(3-73)$$

20

onde q(x) é uma função integrável e f é o valor de u prescrito na fronteira.

O problema (3-74) é um problema de Dirichlet e usare mos a função de Green para resolvê-lo.

Multiplicando (3-73) por u, (3-74) por g e sub-traindo, temos,

$$g\nabla^2 u - u\nabla^2 g = u\delta(x-\xi) - g.q(x)$$
 (3-75)

Integrando (3-75) na região e aplicando o 2º Teorema de Green,

$$\int_{R} u\delta(x-\xi).dx - \int_{R} g.q(x).dx = \int_{\partial R} (g.\frac{\partial u}{\partial n_{X}} - u \frac{\partial g}{\partial n_{X}}).dS_{X} \quad (3-76)$$

onde n_x é a normal a fronteira de R em x.

Observando as condições de fronteira de (3-73),(3-74) e a propriedade (1) da função "Delta", temos,

$$u(\xi) = \int_{R} g(x|\xi) \cdot q(x) \cdot dx - \int_{\partial R} f(x) \cdot \frac{\partial g(x|\xi)}{\partial n_{X}} \cdot dS_{X} \qquad (3-77)$$

Trocando x por ξ na equação (3-77) e usando a si metria da g (ver Apêndice 3), vem,

$$u(x) = \int_{R} g(x|\xi).q(\xi).d\xi - \int_{\partial R} f(\xi).\frac{\partial g}{\partial n_{x}} \cdot dS_{\xi} \qquad (3-78)$$

A equação (3-78) é a solução do problema (3-74).

Usando (3-78) para o nosso problema definido por ..

(3-17), vem,

 $x = (r, \theta)$ $\xi = (r', \theta')$ $u(x) = v_{z}(r, \theta)$ f = 0 na fronteira

q(x) = 1

Temos então,

$$v_{Z}(r,\theta) = \int_{r_{0}}^{1} \int_{-\frac{\theta o}{2}}^{\frac{\theta o}{2}} g(r,\theta|r',\theta') \cdot r' dr' d\theta' \qquad (3-79)$$

Resolvendo a integral, encontramos,

$$v_{z}(r,\theta) = \sum_{n=1}^{\infty} A_{n} \left[1 - \frac{\cosh(\alpha_{n}\theta)}{\cosh(\alpha_{n\overline{m}})} \right] \cdot \psi_{n}(r) \qquad (3-80)$$

onde

por

$$A_n = \frac{2}{n\pi} \left(\frac{r_0^2 - \cos n\pi}{4 + \alpha_n^2} \right)$$

A equação acima nos dá o campo de velocidades no se tor de coroa mostrado na Figura 2.

A vazão volumétrica através do setor de coroa é dada

$$Q = \int_{-\pi/m}^{\pi/m} \int_{r_0}^{1} v_z(r,\theta) \cdot r dr d\theta$$

(3-81)

A velocidade média é definida por

$$v_{\rm m} = \frac{Q}{A_{\rm C}} \tag{3-82}$$

onde

v_m =

$$c = \int_{-\pi/m}^{\pi/m} \int_{r_0}^{1} r dr de$$

Levando (3-83) e (3-81) em (3.82), temos,

 $\mathbf{v}_{\mathrm{m}} = \frac{\int_{0}^{\pi/\mathrm{m}} \circ \int_{r_{\mathrm{O}}}^{1} \mathbf{v}_{\mathrm{Z}}(\mathbf{r}, \theta) \cdot \mathbf{r} \mathrm{d}\mathbf{r} \mathrm{d}\theta}{\int_{0}^{\pi/\mathrm{m}} \int_{r_{\mathrm{O}}}^{1} \mathbf{r} \mathrm{d}\mathbf{r} \mathrm{d}\theta}$ (3-84)

Resolvendo a integral acima encontramos,

$$\sum_{n=1}^{\infty} \frac{2}{\ln r_{0}} \cdot \frac{\left[\frac{r_{0}^{2} - \cos n \cdot \pi}{\frac{1}{4} + (\frac{n \cdot \pi}{\ln r_{0}})^{2}}\right]^{2} \left[\frac{\ln \cdot r_{0}}{n \cdot \pi} tgh(\frac{n \cdot \pi}{\ln r_{0}} \cdot \frac{\pi}{m}) - \frac{\pi}{m}\right]}{\frac{1}{2} \cdot \frac{\pi}{m} (1 - r_{0}^{2})}$$
(2.05)

(3-85)

O coeficiente de atrito é obtido por um balanço de forças de pressão e viscosidade aplicado a um volume de controle, conforme Figura 3.

Para escoamento plenamente desenvolvido, a variação da quantidade de movimento linear é nula. Fazendo o balanço de forças no eixo z* vem,

$$p^* \cdot A_c - (p^* + \frac{dp^*}{dz^*} \delta_z^*) \cdot A_c - \zeta \delta_z^* L^* = 0$$
 (3-86)

onde L* é o perímetro da secção transversal do volume de controle e A_c é a secção transversal.

(3-83)



Fig. 3 - Volume de controle.

Definindo o coeficiente de atrito em função da veloci dade média [7], vem,

$$z_W = f \cdot \rho \cdot \frac{v_m^2}{2}$$

onde \mathcal{C}_w é a tensão tangencial na parede.

Combinando (3-87) e (3-86), temos,

$$f = -\frac{\frac{d\dot{p}}{d\dot{z}} \cdot \frac{D\dot{h}}{4}}{\rho \cdot \frac{v\dot{m}^{2}}{2}}$$
 (

onde

4 . secção transversal

perimetro molhado

Definindo o número de Reynolds com base no diâmetro hidráulico e usando a definição de velocidade adimensional, vem,

$$Re_{Dh} = \frac{Dh^2}{2v_m}$$

D_h* =

f

(3-89)

(3-87)

3 - 88)

onde

$$Re_{Dh} = \frac{\rho v_m^* \cdot Dh^*}{u}$$

3.6 - Resultados e Comparações

Os resultados da equação (3-80) estão mostrados termos de $\frac{v_z}{v_m}$ para diversas situações.

As figuras 4 e 5 mostram as linhas de mesma velocidade para relação de raios de 0,38 com duas aletas e 0,50 com oito aletas.



24

(3-90)

em
Estas curvas dão o comportamento da velocidade em fun ção do raio e do ângulo, podendo-se notar a modificação nas linhas de mesma velocidade que, para o tubo não aletado, são circu lares.



Fig. 5 - Linhas de mesmo $\frac{V_z}{V_m}$ para ro = 0,5 e 8 aletas.

Na Figura 6 estão mostrados os perfis de velocidade, ao longo da linha de centro do setor, para relação de raios de 0,01 com 6, 8, 16 e 32 aletas, que correspondem aos valores de tg($\frac{\theta_0}{2}$) de $\frac{1}{V3}$, 0,414, 0,198 e 0,098, respectivamente. Estes resultados estão de acordo com aqueles apresentados na Figura (2b) em [3], onde o campo de velocidade é calcul<u>a</u> do para um setor circular, ou setor de coroa com relação de raios igual a zero.



Na Figura 7 são apresentados os perfis de velocidade ao longo do raio para $\theta = 0$, $\pm \frac{\theta_0}{6}$ e $\pm \frac{\theta_0}{3}$ para uma relação de raios de 0,01 e 32 aletas. Novamente estes resultados estão em acordo com aqueles mostrados na Figura (2a) em [3]. Para tais resultados foi tomada a relação de raios 0,01 para que fos







Os resultados da equação (3-89) para diversas relações de raios e diversos números de aletas, estão apresentados na Figura 8. O motivo das curvas apresentarem máximos e mínimos é porque o produto f. Re_{Dh} não envolve apenas parâmetros do escoamento, mas também parâmetros geométricos. Como todos os parâm<u>e</u> tros variam com o número de aletas, uns podem decrescer e outros crescer, provocando os máximos e os mínimos.

Também no Quadro 2 podemos encontrar os resultados de

(3-89), que podem ser comparados com os do Quadro 1, que são resultados obtidos em [2].



Fig. 8 - Coeficiente de atrito para diversas relações de raios e números de aletas.

O método usado em [2] para resolver o problema de velocidade, foi o da separação de variáveis. Tal método é equivalen te a usar a função de Green expandida em auto funções totais. Em [4], está mostrado que a função de Green obtida por expansão par cial é mais convergente do que quando obtida por expansão em auto funções totais. A série que calcula a velocidade foi truncada quando

$$\begin{vmatrix} A_n \\ * \\ \vdots \\ i=1 \end{vmatrix}^n A_i | \cdot 10^{-4}$$

Na expressão acima, A_n é o enésimo termo da série A_i é o valor da série para n termos.

Com os testes que foram realizados no decorrer do trabalho, ficou mostrado que, usando 10^{-4} ou 10^{-5} na desigualdade acima, os efeitos sobre os parâmetros que nos interessam são insignificantes.

n

Σ

i=1

ė

QUADRO I - FATOR DE ATRITOXNº DE REYNOLDS (2)													
N [©] DE	RELAÇÃO DE RAIOS												
ALETAS	0,05	0,10	0,20	0,30	0,40	0,50	0,60	0,65	0,70	0,80	0,8 5	0,90	0,95
6	14,52	14,69	14,65	14,47	14,49	14,88	15,72	16,32	17,04	18,86	19,95	21,18	22,56
9	14,22	14,62	14,94	14,72	14,48	14,33	14,60	14,97	15,52	17,28	18,52	20,05	21,88
12	14,03	14,59	15,21	15,24	14,90	14,47	14,29	14,40	14,71	16,15	17,39	19,07	21,26
18	13,81	14,54	15,57	15,98	15,84	15,30	14,64	14,38	14,26	14,84	15,82	17,51	20,14
24	13,68	14,51	15,79	16,47	16,56	16,13	15,35	14,91	14,52	14,33	14,91	16,36	19,17
36	13,55	14,49	16,04	17,07	17,51	17,37	16,68	16,16	15,56	14,42	14,26	14,98	17,62
72	13,42	14,47	16,34	17,80	18,75	19,14	18,94	18,60	18,08	16,42	15,32	14,35	15,06

29

QUAD	RO 2 -	FATO	R DE	ATRI	10 X	NÚMER	O DE	REY	NOLDS				
N ⁹ .DE	E RELACÃO DE RAIOS												
ALETAS	0,001	0,05	0,10	0,20	0,30	0,40	0,50	0,60	0,65	0,70	0,80	0, 90	0,95
2	15,76	15,57	15,61	16,09	16,86	17,77	18,76	19,79	20,31	20,84	21,89	22,96	23,49
4	14,77	14,85	14,80	14,68	14,82	15,30	16,12	17,24	17,90	18,62	20,21	22,02	22,99
6	14,18	14,51	14,68	14,64	14,46	14,48	14,87	15,71	16,31	17,03	18,84	21,16	22,52
8	13,79	14,29	14,63	14,83	14,63	14,39	14,39	14,85	15,30	15,92	17,74	20,39	22,07
9	13,65	14,21	14,61	14,93	14,77	14,47	14,32	14,59	14,96	15,51	17,27	20,03	21,85
12	13,33	14,02	14,57	15,20	15,23	14,89	14,46	14,18	14,39	(4,70	16,14	19,06	21,85
16	13,05	13,85	14,54	15,46	15,75	15,53	14,99	14,44	14,28	14,28	15,15	17,97	20,47
18	12,96	13,79	14,52	15,55	15,97	15,82	15,29	14,63	14,37	14,25	14,83	17,49	20,12
20	12,88	13,74	14,51	15,64	16,15	16,09	15,58	14,85	14,52	14,29	14,59	17,07	19,78
24	12,75	13,66	14,49	15,77	16,46	16,55	16,12	15,33	14,90	14,51	14,32	16,35	19,16
28	12,66	13,60	14,48	15,87	16,70	16,62	16,59	15,81	15,32	14,82	14,24	15,77	18,59
32	12,59	13,56	14,47	15,95	16,69	17,23	17,00	16,26	15,74	15,18	14,28	15,32	18,07
36		13,52		16,02	17,05	17,49	17,35	18,66	16,15	15,55	14,41	14,97	17,61
72	(2,29	13,37	14,42	16,30	17,76	18,71	19,11	18,92	18,58	18,06	16,41	14,34	15,05

As posições, no quadro acima, que se encontram sem valores \tilde{e} sim plesmente porque os mesmos não foram calculados.

30

- O PROBLEMA DA TEMPERATURA

4.1 - Equação Diferencial da Temperatura

A equação da energia para fluido Newtoniano com ρ , μ e k constantes, em coordenadas cilíndricas, com geração interna de calor, tem a seguinte forma [6] :

$$P C_{P} \left(\frac{\partial T^{*}}{\partial t} + v_{P}^{*} \frac{\partial T^{*}}{\partial r_{P}^{*}} + \frac{v_{\theta}^{*}}{r^{*}} \cdot \frac{\partial T^{*}}{\partial \theta} + v_{Z}^{*} \frac{\partial T^{*}}{\partial z_{Z}^{*}} \right) = k \left[\frac{1}{r^{*}} \frac{\partial}{\partial r_{P}^{*}} \left(r^{*} \frac{\partial T^{*}}{\partial r_{P}^{*}} \right)^{2} + \left(\frac{\partial v_{P}^{*}}{\partial r_{P}^{*}} \right)^{2} + \left(\frac{1}{r^{*}} \left(\frac{\partial v_{\theta}^{*}}{\partial \theta} + v_{P}^{*} \right) \right)^{2} + \left(\frac{\partial^{2} v_{Z}}{\partial z_{Z}^{*}} \right)^{2} \right] + \frac{1}{r^{*}} \left(\frac{\partial v_{\theta}^{*}}{\partial \theta} + v_{P}^{*} \right)^{2} + \left(\frac{\partial^{2} v_{Z}}{\partial z_{Z}^{*}} \right)^{2} \right] + \frac{1}{r^{*}} \left(\frac{\partial v_{\theta}^{*}}{\partial \theta} + r^{*} \frac{\partial v_{P}^{*}}{\partial \theta} + r^{*} \frac{\partial v_{P}^{*}}{\partial r_{P}^{*}} \right)^{2} + \frac{1}{r^{*}} \left(\frac{\partial v_{\theta}^{*}}{\partial r_{P}^{*}} + r^{*} \frac{\partial v_{P}^{*}}{\partial r_{P}^{*}} \right)^{2} \right) + \frac{1}{r^{*}} \left(\frac{\partial v_{\theta}^{*}}{\partial r_{P}^{*}} + r^{*} \frac{\partial v_{P}^{*}}{\partial r_{P}^{*}} \right)^{2} + \frac{1}{r^{*}} \left(\frac{\partial v_{\theta}^{*}}{\partial r_{P}^{*}} + r^{*} \frac{\partial v_{P}^{*}}{\partial r_{P}^{*}} \right)^{2} \right) + \frac{1}{r^{*}} \left(\frac{\partial v_{\theta}^{*}}{\partial r_{P}^{*}} + r^{*} \frac{\partial v_{P}^{*}}{\partial r_{P}^{*}} \right)^{2} + \frac{1}{r^{*}} \left(\frac{\partial v_{\theta}^{*}}{\partial r_{P}^{*}} + r^{*} \frac{\partial v_{P}^{*}}{\partial r_{P}^{*}} \right)^{2} \right) + \frac{1}{r^{*}} \left(\frac{\partial v_{\theta}^{*}}{\partial r_{P}^{*}} + r^{*} \left(\frac{\partial v_{\theta}^{*}}{\partial r_{P}^{*}} \right)^{2} \right)^{2} + \frac{1}{r^{*}} \left(\frac{\partial v_{\theta}^{*}}{\partial r_{P}^{*}} + r^{*} \left(\frac{\partial v_{\theta}^{*}}{\partial r_{P}^{*}} \right)^{2} \right) \right) + \frac{1}{r^{*}} \left(\frac{\partial v_{\theta}^{*}}{\partial r_{P}^{*}} + r^{*} \left(\frac{\partial v_{\theta}^{*}}{\partial r_{P}^{*}} \right)^{2} \right)^{2} + \frac{1}{r^{*}} \left(\frac{\partial v_{\theta}^{*}}{\partial r_{P}^{*}} + r^{*} \left(\frac{\partial v_{\theta}^{*}}{\partial r_{P}^{*}} \right)^{2} \right) \right) + \frac{1}{r^{*}} \left(\frac{\partial v_{\theta}^{*}}{\partial r_{P}^{*}} + r^{*} \left(\frac{\partial v_{\theta}^{*}}{\partial r_{P}^{*}} \right)^{2} \right)^{2} + \frac{1}{r^{*}} \left(\frac{\partial v_{\theta}^{*}}{\partial r_{P}^{*}} \right)^{2} \right) + \frac{1}{r^{*}} \left(\frac{\partial v_{\theta}^{*}}{\partial r_{P}^{*}} + r^{*} \left(\frac{\partial v_{\theta}^{*}}{\partial r_{P}^{*}} \right)^{2} \right) + \frac{1}{r^{*}} \left(\frac{\partial v_{\theta}^{*}}{\partial r_{P}^{*}} \right)^{2} \left(\frac{\partial v_{\theta}^{*}}{\partial r_{P}^{*}} \right)^{2} \right) + \frac{1}{r^{*}} \left(\frac{\partial v_{\theta}^{*}}{\partial r_{P}^{*}} \right)^{2} + \frac{1}{r^{*}} \left(\frac{\partial v_{\theta}^{*}}{\partial r_{P}^{*}} \right)^{2} \left(\frac{\partial v_{\theta}^{*}}{\partial r_{P}^{*}} \right)^{2} \left(\frac{\partial v_{\theta}^{*}}{\partial r_{P}^{*}} \right)^{2}$$

Para regime permanente e escoamento unidimensional, a equação (4-1) tem a seguinte forma,

$$\nabla^{2} T^{*} = \frac{\rho c_{p}}{k} v_{z}^{*} \frac{\partial T^{*}}{\partial z_{z}^{*}} - \frac{\mu}{k} \left[\left(\frac{1}{r^{*}} \cdot \frac{\partial v_{z}^{*}}{\partial \theta} \right)^{2} + \left(\frac{\partial v_{z}^{*}}{\partial r^{*}} \right)^{2} \right] - \frac{Q^{*}}{k}$$
(4-2)

ou

$$\nabla^2 T^* = \frac{\rho c_p}{k} v_z^* \frac{\partial T^*}{\partial z^*} - \phi^* - \frac{Q^*}{k}$$
(4-3)

•

onde

$$* = \frac{\mu}{k} \left[\left(\frac{1}{r^*} - \frac{\partial v_Z^*}{\partial \theta} \right)^2 + \left(\frac{\partial v_Z^*}{\partial r^*} \right)^2 \right]$$

(4-4)

De acordo com a formulação do problema, Capítulo 2, temos as seguintes condições de contorno:

$$-k \frac{\partial T^{*}}{\partial \ddot{r}} = q_{0}^{*} \qquad r^{*} = r_{0}^{*} \qquad -\pi/m \leq \theta \leq \pi/m \qquad (4-5)$$

$$-k \frac{\partial T^{*}}{\partial \dot{x}} = -q_{2}^{*} \qquad r^{*} = r_{2}^{*} \qquad -\pi/m \le \theta \le \pi/m \qquad (4-6)$$

$$-k \frac{1}{r^*} \frac{\partial T^*}{\partial \theta^*} = \frac{+}{q_1^*} \theta = \frac{-}{4} \pi / m \qquad r_0^* \le r^* \le r_2^* \qquad (4-7)$$

Também para a temperatura é interessante colocar 0 problema em uma forma adimensional. Defina-se, então, as seguin tes variáveis adimensionais:

$$T = \frac{(T^* - T_m^*)}{\frac{q_T^* \cdot r_2^*}{k}}$$
(4-8)

$$= \frac{Q^{*} \cdot r_{2}^{*}}{q_{r}^{*}}$$
(4-9)

onde T é a temperatura adimensional, λ é o parâmetro de geração interna de calor e T_m^* é a temperatura média na seção [1].

λ

Usando (4-8), (4-9) e a definição de velocidade e co ordenadas adimensionais (4-3) resulta,

$$\frac{1}{r} \frac{\partial}{\partial r} (r \frac{\partial T}{\partial r}) + \frac{1}{r^2} \frac{\partial^2 T}{\partial \theta^2} = -C_1 v_2 - C_2 \phi - \lambda \qquad (4-10)$$
He,

onde,

$$C_{1} = \frac{\rho c_{p}}{\mu} \frac{r_{2}^{*3}}{q_{p}^{*}} \frac{dp^{*}}{dz^{*}} \frac{dT^{*}}{dz^{*}}$$
(4-11)

$$C_{2} = \frac{1}{\mu} \frac{r_{2}^{*3}}{q_{r}^{*}} \left(\frac{dP^{*}}{dz^{*}}\right)^{2}$$
 (4-12)

$$\phi = \left[\left(\frac{\partial v_Z}{\partial_r} \right)^2 + \left(\frac{1}{r} \frac{\partial v_Z}{\partial \theta} \right)^2 \right]$$

$$\lambda = \frac{Q^* \cdot r_2^*}{q_r^*}$$
(4-14)

As condições de contorno adimensionais são do tipo,

$$-\frac{\partial T}{\partial r} = \beta_0 \qquad r = r_0 \qquad -\pi/m \le \theta \le \pi/m \qquad (4-15)$$
$$-\frac{\partial T}{\partial r} = -\beta_2 \qquad r = 1 \qquad -\pi/m \le \theta \le \pi/m \qquad (4-16)$$

$$-\frac{1}{r}\frac{\partial T}{\partial \theta} = \frac{+}{r}\beta_1 \quad \theta = \frac{-}{r}\frac{\pi}{m} \qquad r_0 \le r \le 1 \qquad (4-17)$$

onde,

dr

$$\beta_{O} = \frac{q_{O}}{q_{P}^{*}} = \omega_{O}\beta_{1} \qquad (4-18)$$

$$B_{1} = \frac{q_{1}^{*}}{q_{r}^{*}} = \frac{1}{\frac{m(1-r_{0})}{\pi r_{0}} + \omega_{0} + \omega_{2} \frac{1}{r_{0}}}$$

$$q_{2}^{*}$$
(4-19)

$$\beta_{2} = \frac{q_{2}}{q_{\Gamma}^{*}} = \omega_{2}\beta_{1}$$
 (4-20)

A equação diferencial (4-10) com as condições de con torno (4-15), (4-16) e (4-17), é um problema de Neumann e é resol vido, neste trabalho, com o uso da função de Green generalizada.

, O problema de Neumann, descrito acima, tem solução ū nica, a menos de uma constante, desde que satisfaça a condição de consistência.

$$\int_{R} \nabla^{2} T dA = \int_{\partial R} \frac{\partial T}{\partial n} dS$$

R é a região considerada e 3R a fronteira desta região. onde

(4 - 14)

(4 - 21)

Para o nosso problema, a condição de consistência (4-21) é uma condição auxiliar para a solução.

A equação (4-10) será resolvida para a metade do se tor de coroa mostrado na Figura 2, já que existe simetria do cam po de temperatura para $\theta = 0$, ou seja, $\frac{\partial T}{\partial \theta} = \theta$, para $\theta = 0$ e $r_0 \le r \le 1$.

Aplicando a condição (4-21) para esta região, temos

$$-\int_{O}^{\pi/m}\int_{r_{O}}^{1}\left(C_{1}v_{z}+C_{2}\phi+\lambda\right)\cdot rdrd\theta = \int_{O}^{\pi/m}-\frac{\partial T}{\partial_{r}}r_{O}d\theta + \int_{O}^{\pi/m}\frac{\partial T}{\partial_{r}}l \cdot d\theta +$$

+
$$\int_{r_0}^{r} \frac{1}{r} \frac{\partial T}{\partial \theta} dr$$
 (4-22)

Resolvendo as integrais e fazendo ϕ = 0 , conforme discutido no Capítulo 2, vem,

$$C_{1} = - \frac{\beta_{0} r_{0} \frac{\pi}{m} + \beta_{2} \frac{\pi}{m} + \beta_{1} (1 - r_{0}) + \frac{\lambda}{2} \frac{\pi}{m} (1 - r_{0}^{2})}{v_{m} \cdot \frac{1}{2} \frac{\pi}{m} (1 - r_{0}^{2})}$$
(4-23)

4.2 - Função de Green Generalizada

A função de Green usada para resolver o problema de Dirichlet, não pode ser aplicada para obter a solução do problema de Neumann, pois não satisfaz a condição de consistência.

Para resolver este problema, usamos a função de Green generalizada que é a solução do seguinte problema a valores no contorno.

$$2\overline{G} = \delta(x-\xi) - \frac{1}{A}$$
 (4-24)

 $\frac{\partial G}{\partial r} = 0$ na fronteira,

onde A é a área da região considerada [4].

O problema (4-24) satisfaz a condição de consistência

$$\int_{R} \nabla^{2} \overline{G} dA = \int_{\partial R} \frac{\partial \overline{G}}{\partial n} dS \qquad (4-25)$$

O método usado para determinar a função de Green gene ralizada é o da expansão parcial em auto funções, já discutido no Capítulo 3.

Expressando o operador ∇^2 e a função delta em coordenadas polares, a equação (4-24) toma a seguinte forma,

$-\frac{1}{r}\frac{\partial}{\partial r}(r\frac{\partial\overline{G}}{\partial r})-$	$\frac{1}{r^2} \frac{\partial^2 \overline{G}}{\partial \theta^2} =$	$\frac{\delta(r-r').\delta(\theta-\theta')}{r}$	$\frac{1}{\frac{1}{2} \frac{\pi}{m} (1 - r_{O}^{2})}$	(4-26)
		$\frac{\partial \overline{G}}{\partial n} = 0$ I	na fronteira.	

Também para o problema da temperatura, optamos em ex pandir a função de Green generalizada em auto funções da coordena da r.

Como foi visto anteriormente, o campo de temperatura é simétrico em relação a linha de centro do setor de coroa. A re gião, para qual vamos determinar a função de Green generalizada , é então, meio setor de coroa, já que, para a linha de centro, $\frac{\partial T}{\partial \theta} = 0$ e isto constitui uma condição de contorno homogênea do problema de Neumann. Note-se que, para a solução da velocidade , não é interessante fazer isto pois, o problema de Dirichlet tem como condições de contorno valores da função e, se tivéssemos to mado a linha de centro fazendo parte da fronteira da região , não teríamos condição de contorno para esta linha, tornando o probl<u>e</u> ma, um problema misto.

Fazendo exatamente como no Capítulo 3, separando ... $\nabla^2 u = 0$, encontramos dois problemas de auto valores:

$$\frac{d}{dr^{*}} (r^{*} \frac{dR^{*}}{dr^{*}}) = -\frac{\lambda^{2}R}{r^{*}} \qquad (4-27)$$

$$\frac{dR}{dr^{*}} = 0 \quad \text{para} \quad r^{*} = r^{*}_{0} \quad \cdot$$

$$r^{*} = r^{*}_{2}$$

$$\frac{d^{2}\theta}{d\theta^{2}} = \lambda^{2}\theta \qquad (4-28)$$

$$\frac{d\theta}{d\theta} = 0 \quad \text{para} \quad \theta = 0$$

$$\theta = \frac{\theta_{0}}{2}$$
A região em análise é a mostrada abaixo.



A solução do problema (4-27) nos dá o seguinte conjunto de auto funções em r * .

$$R_{n}(r^{*}) = \phi_{n}(r^{*}) = \cos\left(\frac{n \cdot \pi}{\ln(r_{2}^{*}/r_{0}^{*})} \cdot \ln(r^{*}/r_{0}^{*})\right) \quad (4-29)$$

onde os auto valores são

$$\lambda_{\rm n} = \frac{{\rm n} \cdot \pi}{{\rm ln}({\rm r}_2^*/{\rm r}_{\rm O}^*)}$$
 (4-30)

e a função peso é novamente $\frac{1}{r^*}$.

Para n = 0 a auto função do problema é a unidade.

Da mesma maneira que foi feita para a função de Green do problema de Dirichlet, a função de Green generalizada será expandida em auto funções parciais. Então,

$$\overline{G}(r^*,\theta|r',\theta') = \sum_{n=0}^{\infty} G_n(r^*,\theta,\theta') \cdot \phi_n(r^*) \qquad (4-31)$$

onde,

$$G_{n}(\mathbf{r}^{*},\theta,\theta^{*}) = \frac{1}{||\phi_{n}(\mathbf{r}^{*})||^{2}} \int_{\mathbf{r}_{O}^{*}}^{\mathbf{r}_{O}^{*}} \overline{G}(\mathbf{r}^{*},\theta,\mathbf{r}^{*},\theta^{*})\phi_{n}(\mathbf{r}^{*}) \cdot \frac{d\mathbf{r}^{*}}{\mathbf{r}^{*}}$$

$$(4-32)$$

onde

$$||\phi_{n}||^{2} = \int_{r_{0}^{*}}^{r_{2}^{*}} \phi_{n}(r) \cdot \phi_{n}(r) \cdot \frac{dr}{r} = \frac{\ln(r_{2}^{*}/r_{0}^{*})}{2}$$
 (4-33)

para n=1,2,3...

Em termos adimensionais $G_n(r', \theta, \theta')$ resulta,

$$G_{n}(r',\theta,\theta') = -\frac{2}{\ln r_{o}} \int_{r_{o}}^{1} \overline{G}(r,\theta|r',\theta').\phi_{n}(r).\frac{dr}{r} \qquad (4-34)$$

Seja

α

$$n = \frac{n \cdot \pi}{\ln r_0}$$

$$c_n = -\frac{2}{\ln r_0} \cos \left(\frac{n \cdot \pi}{\ln r_0} \cdot \ln(r/r_0) \right)$$

A função de Green generalizada é obtida resolvendo se o problema (4-26).

Multiplicando a equação (4-26) por c_n e integrando de r_o até l , temos,

$$\int_{r_{0}}^{1} \frac{\partial}{\partial r} (r \cdot \frac{\partial \overline{G}}{\partial r}) \cdot c_{n} \cdot dr - \int_{r_{0}}^{1} \frac{1}{r} \frac{\partial^{2} \overline{G}}{\partial \theta^{2}} \cdot c_{n} \cdot dr =$$

$$\int_{r_{0}}^{1} \delta(r - r') \delta(\theta - \theta') \cdot c_{n} dr - \frac{1}{\frac{1}{2} \frac{\pi}{m} (1 - r_{0}^{2})} \int_{r_{0}}^{1} c_{n} r dr \qquad (4 - 35)$$

Seguindo o mesmo procedimento de integração visto no Capítulo 3, encontramos para n \neq 0 ,

G

$$\alpha_{n}^{2} \cdot G_{n} - \frac{\partial^{2} G_{n}}{\partial \theta^{2}} = -\frac{2}{\ln r_{0}} \cos \left(\frac{n \cdot \pi}{\ell_{n} r_{0}} \cdot \ell_{n} (r/r_{0}) \right) \cdot \delta(\theta - \theta')$$
(4-36)

Para $\theta \neq \theta'$ temos a equação homogênea de (4-36),

$$\alpha_{n}^{2} \cdot G_{n} - \frac{\partial^{2} G_{n}}{\partial \theta^{2}} = 0 \qquad (4-37)$$

$$\frac{\partial G_{n}}{\partial \theta} = 0 \qquad \text{para } \theta = 0$$

$$\theta = \frac{\theta_{0}}{2}$$

A solução de (4-37) é,

$$G_{n}(\theta) = E \cdot e^{\alpha_{n}\theta} + F \cdot e^{-\alpha_{n}\theta} \quad \text{para } \theta < \theta' \quad (4-38)$$

$$G_{n}(\theta) = H \cdot e^{\alpha_{n}\theta} + H \cdot e^{-\alpha_{n}\theta} \quad \text{para } \theta > \theta' \quad (4-39)$$

Com as seguintes condições de contorno,

$$\frac{dG_n}{d\theta} = 0 \qquad \text{para } \theta = \frac{\theta_0}{2} \qquad (4-40)$$

38

$$\frac{dG_n}{d\theta} = 0 \quad \text{para } \theta = 0 \quad (4-41)$$

Derivando as equações (4-38) e (4-39), vem,

$$G'_{n}(\theta) = \alpha_{n}E \cdot e^{\alpha_{n}\theta} - \alpha_{n}F \cdot e^{-\alpha_{n}\theta}$$
, para $\theta < \theta$ (4-42)

$$G'_{n}(\theta) = \alpha_{n}H \cdot e^{\alpha_{n}\theta} - \alpha_{n}J \cdot e^{-\alpha_{n}\theta}$$
, para $\theta > \theta'$ (4-43)

Substituindo a condição (4.41) em (4-42) e (4-40) em (4-43), determinam as seguintes constantes:

$$E = F$$
 (4-44)

$$J = H.e^{\alpha_n \sigma_o}$$
(4-45)

Então,

$$G_n(\theta) = 2E.cosh(\alpha_n \theta)$$
, para $\theta < \theta'$ (4-46)

$$G_n(\theta) = 2H \cdot e^{\alpha_n} \frac{\theta_0}{2} \cdot \cosh(\alpha_n(\theta - \frac{\theta_0}{2}))$$
, para $\theta > \theta'$ (4-47)

A determinação da $G_n(\theta)$ depende da determinação de E e H . Exatamente como no problema da velocidade, a função de Green generalizada satisfaz as seguintes condições (Apêndice 3 :

a) Continuidade da G_n para $\theta = \theta'$, ou

$$G_n(\theta_+^{\dagger}) - G_n(\theta_-^{\dagger}) = 0$$
 (4-48)

b) Salto da derivada para $\theta = \theta'$

O salto da derivada é obtido como mostrado em 3.4

$$G_{n}^{\prime}(\theta_{+}^{\prime}) - G_{n}^{\prime}(\theta_{-}^{\prime}) = \frac{2}{\ln r_{0}} \cdot \cos \left(\frac{n \cdot \pi}{\ln r_{0}} \cdot \ln(r^{\prime}/r_{0}) \right) \quad (4-49)$$

Substituindo θ por θ' em (4-42), (4-43), (4-46) e (4-47), e com as equações resultantes resolvendo (4-48) e (4-49), encontra-se,

2H.e^{$$\alpha_n \frac{\theta_0}{2}$$}. cosh ($\alpha_n(\theta' - \frac{\theta_0}{2})$) - 2E.cosh($\alpha_n \theta'$) = 0

2H.e^{$$\alpha_n \frac{\sigma_0}{2}$$}. α_n .senh ($\alpha_n(\theta' - \frac{\theta_0}{2})$)-2E. α_n .sen ($\alpha_n \theta'$) =

$$= \frac{2}{\ln r_0} \cos \left(\frac{n \cdot \pi}{\ln r_0} \cdot \ln(r'/r_0) \right) \qquad (4-50)$$

Resolvendo o sistema (4-50), encontramos os valores de H e E,

$$H = -\frac{1}{n.\pi} e^{-\alpha_n \frac{\theta_0}{2}} \cdot \frac{\cosh(\alpha_n \theta')}{\sinh(\alpha_n \frac{\theta_0}{2})} \cdot \phi_n(r') \qquad (4-51)$$

$$E = -\frac{1}{n \cdot \pi} \cdot \frac{\cosh (\alpha_n (\theta' - \frac{\theta_0}{2}))}{\sinh (\alpha_n - \frac{\theta_0}{2})} \cdot \phi_n(r') \qquad (4-52)$$

Substituindo as constantes em (4-46) e (4-47), vem,

$$G_{n}(\theta) = -\frac{2}{n.\pi} \cdot \frac{\cosh(\alpha_{n}\theta)}{\sinh(\alpha_{n}\frac{\theta_{0}}{2})} \cdot \cosh(\alpha_{n}(\theta) - \frac{\theta_{0}}{2}) \cdot \phi_{n}(r') ,$$

para $\theta < \theta'$ (4-53)

$$G_{n}(\theta) = -\frac{2}{n.\pi} \cdot \frac{\cosh(\alpha_{n}\theta')}{\sinh(\alpha_{n}\frac{\theta_{0}}{2})} \cdot \cosh(\alpha_{n}(\theta - \frac{\theta_{0}}{2})) \cdot \phi_{n}(r') ,$$

para $\theta > \theta'$ (4-54)

A solução de (4-26) sem o termo de consistência é,

$$G(r,\theta|r',\theta') = -\sum_{n=1}^{\infty} \frac{2}{n \cdot \pi} \frac{\cosh(\alpha_n \theta)}{\sinh(\alpha_n \frac{\theta_0}{2})} \cdot \cosh(\alpha_n (\theta' - \frac{\theta_0}{2})) \phi_n(r') \phi_n(r)$$

para
$$\theta < \theta'$$
 (4-55)

$$G(\mathbf{r},\theta|\mathbf{r}',\theta') = -\sum_{n=1}^{\infty} \frac{2}{n.\pi} \frac{\cosh(\alpha_n \theta')}{\sinh(\alpha_n \frac{\theta_0}{2})} \cdot \cosh(\alpha_n (\theta - \frac{\theta_0}{2})) \cdot \phi_n(\mathbf{r}') \cdot \phi_n(\mathbf{r})$$
para \$\theta > \theta'\$
(4-56)

Devemos agora[®] resolver o problema (4-26) para que o mesmo satisfaça a condição de consistência.

Seja
$$\phi_0$$
 a auto função
 $||\phi_0||^2 = \int_{r_0}^{l} l \cdot \frac{dr}{r} = -\ln r_0$ (4-57)

Multiplicando a equação diferencial (4-26) por - $\ln r_0$ e integrando de r_0 a l , temos,

$$-\frac{\partial^2 G_0}{\partial \theta^2} = -\frac{\delta(\theta - \theta')}{ln \cdot r_0} + \frac{m}{\pi \cdot ln \cdot r_0}$$
(4-58)

Para $\theta \neq \theta'$, temos

$$\frac{\partial^2 G_0}{\partial \theta^2} = -\frac{m}{\pi \cdot \ln r_0} \qquad (4-58a)$$

$$G'_{0}(0) = G'_{0}(\frac{\theta_{0}}{2}) = 0$$

Integrando,

$$G_{O}' = -\frac{m}{\pi \cdot \ln r_{O}} \theta + K$$
, para $\theta < \theta'$ (4-59)

$$G'_{o} = -\frac{m}{\pi \cdot lnr_{o}} \theta + \overline{K}$$
, para $\theta > \theta'$ (4-60)

Integrando novamente, encontramos,

$$G_{O} = -\frac{m}{2\pi \cdot \ln r_{O}} \theta^{2} + K\theta + L$$
, para $\theta < \theta'$ (4-61)

$$G_0 = -\frac{m}{2\pi \cdot \ln r_0} \theta^2 + \overline{K}\theta + M$$
, para $\theta > \theta'$ (4-62)

Após usar as condições de contorno de (4-59) e a continuidade da Go em $\theta = \theta'$, vem,

$$G_{O} = -\frac{m}{2\pi \cdot \ln r_{O}} \theta^{2} + \frac{1}{\ln r_{O}} \theta^{\dagger} + \overline{K} , \text{ para } \theta < \theta' \quad (4-63)$$

$$G_{O} = -\frac{m}{2\pi \cdot \ln r_{O}} \theta^{2} + \frac{1}{\ln r_{O}} \theta + \overline{K} , \text{ para } \theta > \theta' \quad (4-64)$$

A condição de salto da derivada de G_0 em $\theta = \theta$ 'é automaticamente satisfeita.

É possível determinar a constante \overline{K} usando a seguinte condição que simetriza a G_O (Apêndice 3) ,

$$\int_{0}^{\theta'} G_{o} d\theta + \int_{0}^{\pi/m} G_{o} d\theta = 0 \qquad (4-65)$$

Obtemos então as seguintes expressões para a Go:

$$G_{O} = -\frac{m}{2\pi \cdot \ln r_{O}} \quad (\theta^{2} + \theta^{2}) + \frac{1}{\ln r_{O}} \quad \theta^{2} - \frac{\pi}{3m \cdot \ln r_{O}}$$

para $\theta < \theta'$ (4-66)

$$G_{O} = -\frac{m}{2\pi \cdot \ln r_{O}} \left(\theta^{2} + \theta^{2}\right) + \frac{1}{\ln r_{O}} \cdot \theta - \frac{\pi}{3m \cdot \ln r_{O}}$$

para $\theta > \theta'$ (4-67)

A função de Green generalizada tem a seguinte expres são final,

$$\overline{G} (r,\theta|r',\theta') = G_0(\theta,\theta') + G(r,\theta|r',\theta') \qquad (4-68)$$

que é composta por dois ramos, para $\theta < \theta'$ e para $\theta > \theta'$. A função de Green generalizada que será usada para resolver o problema da temperatura é, então,

$$\overline{G}(\mathbf{r},\theta|\mathbf{r}',\theta') = -\frac{m}{2\pi \cdot \ln r_0}(\theta^2 + \theta^{\prime 2}) + \frac{\theta'}{\ln r_0} - \frac{\pi}{3m \cdot \ln r_0}$$

$$- \sum_{n=1}^{\infty} \frac{2}{n \cdot \pi} \frac{\cosh(\alpha_n \theta)}{\sinh(\alpha_n \frac{\theta \circ}{2})} \cdot \cosh(\alpha_n (\theta' - \frac{\pi}{m})) \cdot \phi_n(r') \cdot \phi_n(r)$$

para
$$\theta < \theta'$$

(4 - 69)

$$\overline{G}(r,\theta|r',\theta') = -\frac{m}{2\pi \cdot \ln r_0}(\theta^2 + \theta'^2) + \frac{\theta}{\ln \cdot r_0} - \frac{\pi}{3m \cdot \ln r_0}$$

$$- \sum_{n=1}^{\infty} \frac{2}{n \cdot \pi} \frac{\cosh(\alpha_n \theta')}{\operatorname{senh}(\alpha_n \frac{\theta \circ}{2})} \cdot \cosh(\alpha_n (\theta - \frac{\pi}{m})) \cdot \phi_n(r) \cdot \phi_n(r')$$
para $\theta > \theta'$
(4-70)

Podemos notar que de (4-69) para obter (4-70), basta trocar θ por θ' , e vice-versa.

4.3 - Solução do Problema da Temperatura

Para determinação da equação da temperatura na região considerada, vejamos os seguintes problemas a valores * no contorno (Problema de Neumann),

$$\nabla^2 \overline{G} = \delta(x-\xi) - \frac{1}{A}$$
 $x \in \xi \in \mathbb{R}$
 $\frac{\partial \overline{G}}{\partial n} = 0 \quad \text{em} \quad \partial R$ (4-71)

 $-\nabla^2 T = q(x)$ x em R

$$\frac{\partial T}{\partial_n} = f_i \quad \text{em} \quad \partial R \qquad (4-72)$$

Multiplicando (4-71) por T , (4-72) por \overline{G} , sub-traindo e integrando na região, temos,

$$\int_{R} (\overline{G}\nabla^{2} T - T\nabla^{2}\overline{G}) . dx = \int_{R} T . \delta(x-\xi) . dx - \frac{1}{A} \int_{R} T . dx - \int_{R} \overline{G} . q(x) . dx \qquad (4-73)$$

Pelo segundo teorema de Green e, observando a propriedade de integração da função delta, vem,

$$\int_{\partial R} \overline{G} \frac{\partial T}{\partial n} dS_{x} - \int_{\partial R} T \frac{\partial \overline{G}}{\partial n} dS_{x} = T(\xi) - \int_{R} \overline{G}.q(x).dx - \frac{1}{A} \int_{R} T.dx$$

$$= R$$

(4-74)

$$T(\xi) = \int_{R} \overline{G} \frac{\partial T}{\partial n} \cdot dS_{x} + \int_{R} \overline{G} \cdot q(x) \cdot dx + \frac{1}{A} \int_{R} T \cdot dx \quad (4-75)$$

<u>9</u>6

Para o nosso caso, pela definição de temperatura adimensional,

$$\int_{R} T \cdot dx = 0$$

Trocando os Índices, usando a propriedade de simetria da \overline{G} e sabendo que para o nosso caso $x = (r,\theta),\xi=(r',\theta')$ e $q(x) = C_1 v_2 (r,\theta) + \lambda$, com o uso das equações (4-15), (4-10) e (4-17), vem,

$$T(r,\theta) = \int_{0}^{\pi/m} \overline{G}(r,\theta|r_{0},\theta') \cdot \beta_{0}r_{0}d\theta' + \int_{0}^{\pi/m} \overline{G}(r,\theta|1,\theta') \cdot \beta_{2}d\theta' +$$

$$\int_{\mathbf{r}_{O}}^{1} \overline{G}(\mathbf{r},\theta|\mathbf{r}',\frac{\pi}{m}) \cdot \beta_{1} d\mathbf{r}' + \int_{0}^{\pi/m} \int_{\mathbf{r}_{O}}^{1} \overline{G}(\mathbf{r},\theta|\mathbf{r}',\theta) (C_{1}v_{z}+\lambda)\mathbf{r}' d\mathbf{r}' d\theta'$$

Usando a condição de consistência do problema e r<u>e</u> solvendo as integrais, encontramos a equação que nos dá a distr<u>i</u> buição de temperatura no setor de coroa.

$$T(r,\theta) = \left[\beta_0 r_0 + \beta_2 + \frac{\lambda(1-r_0^2)}{2}\right] \left[\frac{\theta^2}{2.\ln r_0} + \frac{1}{3.\ln r_0} \cdot \left(\frac{\pi}{m}\right)^2\right] + \frac{1}{2.\ln r_0} \left[\frac{\theta^2}{2.\ln r_0} + \frac{1}{3.\ln r_0} + \frac{1}{2.\ln r_0}\right]$$

$$\frac{\beta_1}{2} \frac{\pi(1-r_0)}{m \cdot \ln r_0} - \frac{2 \cdot \beta_0 r_0 \ln \cdot r_0}{\pi^2} \sum_{n=1}^{\infty} \frac{1}{n^2} \cos \left[\alpha_n \cdot \ln(r/r_0)\right]$$

$$\frac{2 \beta_{2} \ln r_{0}}{\pi^{2}} \sum_{n=1}^{\infty} \frac{(-1)^{n}}{n^{2}} \cos \left[\alpha_{n} \cdot \ln(r/r_{0})\right] - \frac{1}{n^{2}} \cos \left[\alpha_{n} \cdot \ln(r/r_{0})\right] \left[A_{1n} \frac{\cosh(\alpha_{n}\theta)}{\sinh(\alpha_{n} \frac{\pi}{m})} + A_{2n}\right] + B_{1} + B_{1}$$

$$\frac{n}{(k^2-n^2)} \cdot tgh \ (\alpha_n, \frac{\pi}{m}) \cdot \frac{\cosh(\alpha_k^{\theta})}{\sinh(\alpha_k \frac{\pi}{m})} - \frac{1}{k} + C \quad (4-77)$$

onde

$$\alpha_{n} = \frac{n \pi}{ln r_{0}} \qquad (4-77a)$$

$$\alpha_{k} = \frac{k \pi}{ln r_{0}} \qquad (4-77b)$$

46

$$A_{1n} = \frac{2\beta_1}{\pi} \cdot \left[\frac{\cos n \pi - r_0}{1 + (\alpha_n)^2}\right] \qquad (4-77c)$$

$$A_{2n} = \frac{2\lambda}{\pi} \cdot \left[\frac{2(\cos n \pi - r_0^2)}{4 + (\alpha_n)^2}\right] \qquad (4-77d)$$

$$A_{3n} = \frac{2}{\pi^2} \cdot \left[\frac{r_0^2 - \cos n \pi}{4 + (\alpha_n)^2}\right]^2 \qquad (4-77e)$$

$$B_2 = \sum_{n=1}^{\infty} \left[\frac{r_0^2 - \cos n \pi}{4 + (\alpha_n)^2}\right]^2 \qquad (4-77f)$$

$$B_1 = C_1 \sum_{n=1}^{\infty} \left[\frac{r_0^2 - \cos n \pi}{4 + (\alpha_n)^2}\right]^2 \left[tgh(\alpha_n \frac{\pi}{m})(\frac{1}{m \cdot n \cdot \hbar n r_0} - \frac{2m \cdot \hbar n r_0}{n^3 \pi^4})\right] \qquad (4-77g)$$

$$A_{4n} = \frac{4\alpha_n}{(n\pi)^2} \cdot \frac{(r_0^2 - \cos n\pi)(r_0^2 - \cos 2n\pi)}{[(4 + (\alpha_n)^2)]((4 + (2\alpha_n)^2)]} \qquad (4-77h)$$

$$A_{nk} = \frac{2}{nk \cdot \pi^2} \cdot \left[\frac{r_0^2 - \cos n\pi}{4 + (\alpha_n)^2}\right] \cdot \left[\frac{(n+k)(r_0^2 - \cos (n+k)\pi)}{4 + \alpha_n k} + \frac{(n-k)(r_0^2 - \cos (n+k)\pi)}{\alpha_n k}\right] \qquad (4-77i)$$

$$\alpha_{nk} = \left[\frac{(n+k)\pi}{\hbar r_0}\right]^2 \qquad (4-77i)$$

Na equação (4-77), fazendo
$$\frac{\partial T}{\partial r}\Big|_{r=r_0}$$
 e $\frac{\partial T}{\partial r}\Big|_{r=1}$, de

viamos encontrar $-\beta_0$ e β_2 respectivamente, que são os fluxos de calor no tubo interno e externo.

Entretanto, estas derivadas são iguais a zero. Isto ocorre porque as derivadas das expansões,

$$-\frac{2\beta_0 r_0 \ln r_0}{\pi^2} \sum_{n=1}^{\infty} \frac{1}{n^2} \cos \left(\alpha_n \ln(r/r_0)\right) \qquad (4-78)$$

$$\frac{2 \beta_2 \ln r_0}{\pi^2} \sum_{n=1}^{\infty} \frac{(-1)^n}{n^2} \cdot \cos \left(\alpha_n \ln(r/r_0)\right) \qquad (4-79)$$

que são responsáveis pelo fluxo de calor não convergem na fronteira. Felizmente, as equações (4-78) e (4-79), são as expan sões em série de Fourier das seguintes funções, respectivamente, [14]

$$= \beta_{0} r_{0} \ln r_{0} \left[\frac{1}{3} + \frac{\ln(r/r_{0})}{\ln r_{0}} + \frac{1}{2} \frac{(\ln(r/r_{0}))^{2}}{(\ln r_{0})^{2}} \right]$$
(4-80)

$$-\beta_{2} \ln r_{0} \left[\frac{1}{3} - \frac{\ln r}{\ln r_{0}} + \frac{1}{2} - \frac{(\ln r)^{2}}{(\ln r_{0})^{2}} \right]$$
(4-81)

Derivando as expressões acima e fazendo $r = r_0$ na (4-80) e r = 1 na (4-81), vamos encontrar, respectivamente,- β_0 e β_2 .

Os valores de temperatura foram calculados substituindo-se na equação (4-77), (4-78) por (4-80) e (4-79) por (4-81).

A fim de calcular os números de Nusselt do problema, necessitamos conhecer a temperatura de mistura e a temperatura média na superfície de troca de calor.

A temperatura de mistura, também referida como tempe

ratura média de fluxo ou "temperatura de copo", em muitos textos, tem a seguinte expressão:

$$T_{b}^{*} = \frac{\int_{0}^{\pi/m} \int_{r_{0}^{*}}^{r_{2}^{*}} T^{*}(r^{*},\theta) \cdot v_{z}^{*}(r^{*},\theta) \cdot r^{*} dr^{*} d\theta}{\int_{0}^{\pi/m} \int_{r_{0}^{*}}^{r_{2}^{*}} v_{z}^{*}(r^{*},\theta) \cdot r^{*} dr^{*} d\theta}$$
(4-82)

Usando as equações (3-15), (3-16) e (4-8), podemos expressar a temperatura de mistura adimensionalmente.

$$T_{b} = \frac{\int_{0}^{\pi/m} \int_{r_{0}}^{0} T(r,\theta) \cdot v_{z}(r,\theta) \cdot r dr d\theta}{\int_{0}^{\pi/m} \int_{r_{0}}^{1} v_{z}(r,\theta) \cdot r dr d\theta}$$
(4-83)

ou

$$\Gamma_{\rm b} = \frac{\int_{0}^{\pi/m} \int_{r_0}^{1} T(r,\theta) \cdot v_{\rm z}(r,\theta) \cdot r dr d\theta}{v_{\rm m} \frac{1}{2} \frac{\pi}{m} (1-r_0^2)} \qquad (4-84)$$

A equação acima não foi resolvida analiticamente dada a complexidade do produto $T(r,\theta).v_z(r,\theta)$. O método de Simp son bi-dimensional foi usado para integrar numericamente (4-84). Breve discussão do procedimento usado pode ser visto no Apêndice 2.

A temperatura média na interface de troca de calor é,

 $\int_{\Gamma^*} T^*(r^*,\theta) \cdot dS^*$ $\int_{\Gamma^*} dS^*$

sm

(4 - 85)

onde Γ^* é o perimetro de troca de calor, ou muitas vezes refer<u>i</u> do como perimetro aquecido.

De uma forma adimensional temos,

$$sm = \frac{\int_{\Gamma} T(r, \theta) . dS}{\int_{\Gamma} dS}$$

4.4 - Resultados e Comparações

h

Т

Os resultados da equação (4-77) estão apresentados em termos de $\frac{T - T_b}{T_{sm} - T_b}$ para diversas situações.

Nas Figuras 9 e 10 estão mostradas as isotermas para $r_0 = 0,38$ com duas aletas e $r_0 = 0,50$ com oito aletas. Podemos ver, nestas figuras, que a temperatura decresce da parede do tubo interno para a do tubo externo e das aletas para o centro do tubo, como era de se esperar, pois os fluxos de calor estão na parede interna e nas aletas.^(*)

Em uma análise de transferência de calor, os result<u>a</u> dos mais significativos a serem apresentados são aqueles referen tes ao coeficiente de troca de calor. Neste trabalho, como já foi comentado, é feita uma comparação entre os números de Nusselt do tubo aletado e não aletado. Para que isto seja possível, devemos definir o coeficiente de troca térmica nas mesmas bases em que <u>e</u> le é definido para o tubo não aletado.

Sendo Q_s^* o calor trocado pelo tubo sem aletas, def<u>i</u> niu-se o coeficiente de troca de calor da seguinte maneira:

$$Q_{s}^{*}$$

 $\pi D_{o}^{*} (T_{sm}^{*} - T_{b}^{*})$

(*) - Todos os resultados aqui apresentados, a menos de especificação contrária, são para $\beta_0 = 2\beta_1$ e $\beta_2 = 0$.

(4-85a)

(4 - 86)



Fig. 9 - Isotermas para ro = 0,38 e 2 aletas.

No Quadro 4 estão apresentados os valores do número de Nusselt para o duplo tubo não aletado, calculados usando o co<u>e</u> ficiente de troca térmica como definido em (4-89) e o diâmetro h<u>i</u> dráulico [7].

Usando as mesmas bases de definição vem,

$$Nu_{Dh} = \frac{h \cdot Dh^{"}}{h}$$

51

(4-87)



52

(4-88)

Fig. 10- Isotermas para ro=0,5 e 8 aletas.

Usando (4-86), temos

$$Nu_{Dh} = \frac{Q_{s}^{*} \cdot D_{h}^{*}}{k \pi D_{o}^{*} (T_{sm}^{*} - T_{b}^{*})}$$

Com a definição de temperatura adimensional e sabendo $Q_{\rm S}^{*}$ = $q_{\rm P}^{*} \pi D_{\rm O}^{*}$,

que

$$Nu_{Dh} = \frac{q_{r}^{*} \pi D_{o}^{*} D_{h}^{*}}{k \pi D_{o}^{*} \frac{q_{r}^{*} r_{2}^{*}}{k} (T_{sm} - T_{b})} \qquad (4-89)$$

$$Como D_{h} = \frac{D_{h}^{*}}{r_{2}^{*}} ,$$

$$Nu_{Dh} = \frac{D_{h}}{T_{sm} - T_{b}} \qquad (4-90)$$

Os resultados da equação (4-90), para relações de raios na faixa de 0,1 \div 0,9 com número de aletas de 2 a 32, estão na Figura 11.

Conforme podemos notar, para número de aletas até 32 existem números de Nusselt máximos para relações de raios até 0,6. Para relações acima deste valor, os máximos são atingidos com nú mero de aletas superior a 32, cujos valores não foram plotados , pois não é de interesse prático o uso de grande número de aletas em um duplo tubo, devido a grande perda de carga.

O máximo Nusselt não significa que com este número de aletas exista a melhor condição de troca térmica, justamente por que a relação (4-90) não envolve apenas a diferença ($T_{sm} - T_b$), mas também o diâmetro hidráulico que varia com o número de aletas.

Uma boa relação, que mostre claramente a melhoria das condições de troca de calor em relação ao tubo não aletado é aque la que envolve apenas $T_{sm} - T_b$. Usando a mesma definição , (4-86), para o h, e definindo o Nusselt com base no diâmetro ex terno teremos esta relação, pois o diâmetro externo é constante e igual a 2.

$$Nu_{D2} = \frac{Q_s^*}{\pi D_o^* (T_{sm}^* - T_b^*)} \cdot \frac{D_z^*}{k}$$

53

(4 - 91)





Usando a definição de $Q_{\rm S}^{*}$ e das grandezas adimensio-nais,

$$Nu_{D2} = \frac{2.}{T_{sm} - T_b}$$
 (4-92)

Na Figura 12 os resultados estão apresentados em ter mos de $\frac{Nu_{D2}}{Nu_{L}}$, onde Nu_{L} é o número de Nusselt do tubo não al<u>e</u> tado baseado no h, como definido em (4-86) e no D_{2}^{*} . Desta ma neira, os valores lidos no gráfico representam o aumento obtido nas condições de troca térmica em relação ao tubo sem al<u>e</u> tas.

Podemos notar que para a faixa de relações de raios de 0,4 a 0,7, que é a mais usada, colocando-se 8 aletas temos uma melhoria nas condições de troca de calor de 150%, para relação 0,7, até 400% para 0,4.

Para esta mesma faixa, colocando-se 20 aletas temos melhorias de 220%, para 0,7, até 900% para 0,4. Aumentando ainda mais o número de aletas, a performance térmica do duplo tubo continua a aumentar, entretanto, teremos sempre maior potên cia de bombeamento.

Informações importantes ainda podemos obter da Figu ra 12. Para a relação de raios de 0,4 o uso de duas aletas não provoca aumento no coeficiente de troca térmica, e para a rel<u>a</u> ção de raios 0,5 o decréscimo no coeficiente de troca de calor ocorre com o uso de aletas em número inferior a 2. Para 0,6 4 aletas recupera o valor do coeficiente para tubo não aletado.

Usando as relações de raios de 0,8 e 0,9, necessitamos colocar 8 e 16 aletas, respectivamente, para recuperar as condições que o tubo liso oferece. É interessante notar que este efeito é acentuado quando a relação de raios é grande ou, em outros termos, quando as aletas são curtas. Para a relação de raios 0,2 o aumento de área de troca de calor com duas aletas, é de 260%; para 0,5 é 63% e, apenas 15%, para a relação de raios 0,8.

A explicação, para o decréscimo do coeficiente de troca de calor para certas relações de raios, encontra apoio na hipótese de que a modificação sofrida pelo campo de velocidade, com o uso de poucas aletas, não é compensada, suficientemente , pelo aumento de área de troca de calor.

Apenas para deixar mais completa a apresentação dos resultados, pois as Figuras 11 e 12 já trazem todas as informações necessárias, na Figura 13 estão plotados os números de Nu<u>s</u> selt com base no coeficiente de transferência de calor calculado para toda área de troca térmica, ou seja,



Fig. 12 - Relação entre números de NUSSELT do duplo tubo aletado e não aletado.

56

Usando as mesmas equações que em (4-91), temos,

$$\overline{Nu}_{D2} = \frac{2}{1 + \frac{m(1-r_0)}{\pi r_0} (T_{sm} - T_b)}$$
(4-95)

Os valores de Nu_{Dh} , Nu_{D2} e \overline{Nu}_{D2} podem ser vistos também nos quadros 5, 6 e 3, respectivamente.

Em [3] está resolvido o problema de transferência de calor para o setor circular. As condições de contorno são de flu xo de calor por unidade de tempo e área constante e igual em toda a periferia. O nosso problema coincide com aquele fazendo β_0 = $\beta_2 = \beta_1$ e relação de raios igual a zero. Entretanto, esta rela ção de raios é uma singularidade em nossas equações. Para contornar este problema, calculamos os valores do número de Nusselt pa ra relação de raios de 0,1 e 0,05 e, por extrapolação, determinamos os valores para a relação de raios nula. Os valores do nú mero de Nusselt obtidos em [3] e neste trabalho estão na Figura 14, em função do número de aletas. Na mesma figura, estão apresen tados os pontos usados para extrapolação.

Resultados para o setor circular também foram obtidos em [1], mas não são apresentados devido a dificuldade de leitura' dos valores mostrados no gráfico daquele trabalho.

Ainda para a relação de raios de 0,05, com $\beta_0 = \beta_2 = \beta_1$, na Figura 15 estão plotados os perfis de temperatura ao longo do raio para diversos ângulos e 6 aletas.

O uso de uma fonte de calor na massa de fluido está representada por λ em nosso trabalho. Tal geração de calor tem grande efeito sobre o número de Nusselt, fazendo-o decrescer con sideravelmente.

Como podemos verificar na Figura 16, para $r_0 = 0,5$ e 4 aletas, o número de Nusselt baseado no diâmetro hidráulico apr<u>e</u> senta um decréscimo de 5,3 vezes com $\lambda = 8,0$. Para $r_0 = 0,4$ com 2 aletas, o decréscimo é de 6,22 vezes, também com $\lambda = 8,0$. A fonte de calor causa aumento na diferença (T^{*}_{Sm} - T^{*}_B), tornando a transferência de calor mais difícil.



Fig. 13 - Número de NUSSELT baseado no diâmetro externo.

O número de termos usados nas séries da temperatura , foram determinados fazendo-se testes com diversos valores, até que o número de Nusselt não mais variasse significativamente. O<u>b</u> servou-se que para pequenas relações de raios e grande número de aletas, a convergência é mais difícil.

58



Fig. 14 - Número de NUSSELT para o setor circular.

0 fator $\frac{n}{m} \frac{n}{n} r_0$ é o argumento das funções hiperb<u>ó</u> licas existentes no denominador da equação da temperatura e, qua<u>n</u> to maior, mais rápida é a convergência. Por exemplo, com relação de raios igual a 0,1 com 32 aletas necessitou-se, aproximadamen te, 400 termos na série dupla, enquanto que para relações de raios maior que 0,5, com qualquer número de aletas, bastou apenas 25 termos.

5<u>9</u>



Entretanto, todos os resultados foram calculados com, no mínimo, 121 termos na série dupla.

Em [16] foi obtida a equação da temperatura para o du plo tubo com aletas parciais, isto é, com $l^* < r_2^* - r_0^*$. Fazendo naquele trabalho $l^* = r_2^* - r_0^*$, os resultados corroboram com os aqui apresentados.




OUADRO 3 -	- NÚMERO	D DE NU	SSELT BA	ASEADO	NO h MEDI	O E DIA	METRO E	XTERNO	
NÚMERO				RELAÇÃO	DE RA	105			
DE A LE TA S	0,10	0,20	0,30	0,40	0,50	0,60	0,70	0,80	0,90
2	5,15	5,21	5,44	5,88	6,63	7,86	10,03	14,47	27,40
4	6,48	6,67	6,90	7,27	7,90	9,00	11,05	15,38	28,16
8	5,78	7,07	8,28	· ·		11,28	13,20	17,33	30,44
10			. 0	9,76	10,99	12,27	14,26	18,33	31,30
12	4,37	6,03							
16	3, 43	· ·	7 ,23	-	· .	14,69	17,16	21,34	34,05
20	2,68	4,11	6,39	9,40	12,73	15,74	18,82	23,27	35, 91
32	1,68	2,64	4,46	7,46	11,84	17,37	22,63	28,47	41,59

QUADRO 4 - N	ÚMERO	DE NUS	SELT P	ARA O	DUPLO	TUBO N	AO ALE	TADO [7)	
NUMEROS DE		,	· F	RELAÇÃO	DE R	A10 S			· · · · ·	<u>.</u>
NUSSELT	0,05	0,10	0,20	0,30	0,40	0,50	0,60	0,70	0,80	0,90
BASEADO NO DIAM. EXTERNO	18,74	13,23	10,62	10,34	10, 97	12,36	14,78	19,0	27,9	54,7
BASEADO NO DIAM, HIDRAULICO	17,81	11,91	8,49	7,24	6,58	6,18	5,91	5,70	5,58	5,47

QUADR	05- NÚ	MERO D	E NUSSE	LT BAS	EADO NO	DIAME	TRO HI	DRAULICO	
NUMERO		····		RELA	ÇÃO DE	RAIOS			· · · · · · · · · · · · · · · · · · ·
ALETAS	0,10	0,20	0,30	0,40	0,50	0,60	0,70	0,80	0,90
2	20,54	10,38	7,04	5,42	4,47	3,86	3, 3 4	3,13	2,83
4	35,62	17,59	11,39	8,21	6,30	5,05	4,18	3,55	3,01
, 8	40,36	23,48	16,97			7,43	5,71	4,42	3,44
10	-			14,30	11,15	8,53	6,47	4,86	3,62 -
12	33,77	22,15	Ø						
16	27,89		17,44			11,36	8,63	6,19	4,20
20	22,70	16,62	16,02	15,96	15,02	12',74	9,91	7,08	4,59
32	15,08	11,32	11,93	13,59	15,06	15,27	13,02	9,47	5,77

				•			•		-
QUADRO	6 - NÚM	ERO DE	NUSSELT	BASEAD	0 NO D	IAMETRO	EXTERN	0	
NÚMERO				RELAÇÃO	DE RA	ios			
ALETAS	0,10	0,20	0,30	0,40	0,50	0,60	0,70	0,80	(
2	34,71	18,48	13,52	11,05	10,85	• 11,20	12,77	16,78	2
4	80 ,8 1	40,67	27 ,47	21,17	17, 97	16,64	17,09	20,27	3
8	139,29	79,19	57,7 1			30,43	27,61	28,36	3
10				56,38	45,97	38,33	3 3,7 2	32,91	4
	154 80	98.22				•.			

DE 0,90 ALET 2 9,33 4 2,15 8 9,05 2,37 10 12 54,64 16 64,58 48,51 53, 3 | 160,16 33,253 20 82,55 70,20 93,79 60',3 | 156,60 108,99 101,36 99,21 61,37 32 121,43 135,39 100,98 88,67 156,43 110,32 132,46 121,55 110,55

CONCLUSÕES

Com o desenvolvimento do trabalho, praticamente todos os itens conclusivos já foram abordados. Apenas os mais relevantes serão novamente comentados aqui.

Para as relações de raios na faixa de 0,4 а 0.7 а performance térmica fica aumentada de 150% a 900%, com o uso de 8 a 20 aletas. Esta é a faixa que mais encontra aplicações prá ticas. Para relações de raios maiores não é interessante aletar um duplo tubo porque necessitamos um número muito grande de ale tas, para apenas recuperar as condições do duplo tubo não aletado ou aumentar muito pouco as características de transmissão do ca lor. É lógico que teremos aumento na potência de bombeamento mas, o uso, ou não, de trocadores aletados, depende da natureza do pro jeto onde ele será aplicado. Existem casos onde o seu uso é impe rativo. Um exemplo seria um projeto onde o espaço físico para CO locação dos equipamentos tem maior importância do que o aumento ' no custo de fabricação do trocador. Estes casos exigem equipamen tos sempre mais compactos, ou, em um projeto onde a quantidade de calor trocada é economicamente mais importante, como é o caso de reatores nucleares. Para aplicações mais comuns em engenharia, as variáveis econômicas são sempre restritivas. Interessante seria determinar, para situações onde não existem restrições do ponto de vista térmico, qual seria o trocador ótimo baseado em uma aná lise econômica. Usando as características dinâmicas e térmicas • determinadas por este trabalho, e encontrando relações econômicas com as mesmas, pode-se desenvolver um trabalho de grande interes se. Ainda seria interessante resolver o mesmo problema consideran do o fluxo de calor variável nas aletas. A execução de trabalhos experimentais, para verificação da solução analítica, também pode rão ser realizados, pois, é de grande interesse conhecer as limi tações da solução.

5 - BIBLIOGRAFIA

[1]

[3]

[4]

[6]

- HU, M.H.; CHANG, Y.P. "Optimization of finned tubes for heat transfer in laminar flow", Journal of heat transfer - Transactions of the A.S.M.E., Vol. 95, pp. 332--338, August, 1973.
- [2] SPARROW, E.M.; CHEN, T.S.; JONSSON, V.K. "Laminar flow and pressure drop in internally finned tubes - annular ducts", International Journal of heat transfer, Vol.7, pp. 583-585, May, 1964.
 - ECKERT, E.R.G.; IRVINE, T.F.Jr.; YEN, J.T. "Local laminar heat transfer in wedge-shapped passages", Transactions of the A.S.M.E., Vol. 80, pp. 1433-1438, 1958.
 - STAKGOLD, I. "Boundary Value Problems of Mathematical Physics", Vol. I e II, MacMillan, London, 1971.
- [5] SOBOLEV, S.L. "Partial Differential Equations of Mathema tical Physics", Pergamon Press, Elmsford, N.Y., 1964.
 - BIRD, R.B.; STEWART, W.E.; LIGHTFOOT, F.N. " Transport Phenomena", John Wiley & Sons, Inc., 1960.
- [7] KAYS, W.M. "Convective heat and mass transfer", Mc Graw-Hill, N.Y., 1966.
- [8] KAYS, W.M.; LONDON, A.L. "Compact Heat Exchangers", 2a. Edição, Mc Graw-Hill, N.Y., 1964.
- [9] GARABEDIAN, P.R. "Partial Differential Equations", John Wiley & Sons, Inc., N.Y., 1964.

- SPARROW, E.M.; LOEFFLER, Jr.; HUBBARD, H.A. " Heat '
 transfer to longitudinal laminar flow between cylinders", Journal of heat transfer, Transactions of the
 A.S.M.E., Vol. 83, pp. 415-422, November, 1961.*
- [11] HILDING, W.E.; COOGAN, C.H.Jr. "Heat transfer and pressure loss measurements in internally finned tubes", in: Symposium on Air-cooled Heat Exchangers, A.S.M.E., pp. 57-85, N.Y., 1964.

[10]

[13]

[14]

[15]

[16]

- [12] BERGLES, A.E.; BROWN, G.S.Jr.; SNIDER, W.D. "Heat trans fer performance of internally finned tubes", A.S.M.E., paper nº 71-H7-31.
 - BERGLES, A.E. "Survey and evaluation of thechniques to augument convective heat and mass transfer", in: Progress in heat and mass transfer, Vol. 1, Pergamon' Press, Elmsford, N.Y., pp. 331-424, 1969.
 - KAPLAN, W. "Advanced Calculus", Addison Wesley Publi shing Company, Inc., London, 1952.
 - DEMITOVICH, B.P.; MARON, I.A. "Computational Mathematics", M.I.R. - Publishers, Moscow, 1973.
 - COLLE, S.; MALISKA, C.R. "Otimização de duplo tubo al<u>e</u> tado internamente para transmissão de calor em regime laminar", a ser publicado nos anais do IIIº Congresso Brasileiro de Engenharia Mecânica, Rio de Janeiro, D<u>e</u> zembro/1975.

66

- APÊNDICES

7

APÊNDICE 1 - Listagem do Programa de Computador usado para os cálculos.

APÊNDICE 2

Integração Numérica da Temperatura de Mistura - Método de Simpson.

APÊNDICE 3 - Função "Delta de Dirac"
- Função de Green
- Segundo Teorema de Green



RIVE		A L ************************************	0AMENTO LAMINAR*********** 5 PLANAS AXIAIS**********	<pre>vecode loop **********************************</pre>	*****	0 PR06RAMA*************	*	XO IMPAR	JMERO IMPAR	MPLES DA TEMPERATURA *	30 INTERNO E ALETA 30 EXTERNO E ALETA *	*	IE DA VELOCIDADE *		E DO TUBO INTERNO *	E NO TUBO INTERNO *	E NO. TUBO EXTERNO * * 4 EM TODA A SUPERFICIE *
CART AVAIL PHY DF 0711 0000	CONFIG 16K	TER) ****PROGRAMA PRINCIPA	ICO E TERMICO DO ESCO TUBO ALETADO - ALETAS	OS GRADUACAO EM ENG.M PCAO TERMOTECNICA****	*****	ARIOS PARA EXECUTAR C	RAIOS	ALETAS Pontos no raio -numer	PONTOS NO ANGULO - NL	TERMOS NAS SERIES SIV	FLUXO DE CALOR NO TUB FLUXO DE CALOR NO TUB	DE GERACAO DE CALOR	TERMOS LIMITE NA SERI	A STRIF ON VELOTION	CULAR A TSM NA PAREDE	CULAR A TSM NA ALETA	CULAR A TSM NA ALETA 3 PARA CALCULAR A TSM
// JOB LOG DRIVE CART SPEC 0000 0711	V2 MIO ACTUAL 16K	<pre>// FOR *LIST SOURCE PROGRAM *LOCS (CARD,1132 PRIN C************************************</pre>	C C C C S S S C C S S S C C S S C C S S C C S S C C S S C S S C S S C S	C C x x x x x x x x x x x x x	С С******С•R•MALISKA* С	C******DADOS NECESS	C RO = RELACAO DE	C M = NUMERO DE	C N = NUMERO DE	C NK = NUMERO DE	C AW = RELOENTRE C AWI = RELOENTRE	C TLAMB= PARAMETRO	C NKI = NUMERO DE		C NTSM = 1 PARA CAL	C = 2 PARA CAL	C = 3 PARA CAL C MAIOR QUE

PAGE

COMMON R(35),TETA(35),RO,M,AW,TB,TSM,NK,L,N,TLAMB,DER,DET,NK1,DE,F Re,FRO,VM,A(35,35),TEMP(35,35),NK2,PREC1,NTSM,AW1 WRITE(NIS,10)VM,TB,TSM,CNUD2,CNUD0,CNUDE,FRE,FRO,M,RO,NK,NK2,TLAMB =' 9F10.5 % 91 %F10.5% READ(NIE.])R0.M.L.N.NK.TLAMB,AW,NK1.NK2.PREC1.NTSM.AW1 10X, VELOC MEDIA= ', FI0, 5, /, 10X, TEMP MIST 0X+ TEMP INT FACE SOLIDO-FLUIDO = '+>FI0+59/+10X+'NUR2 FORMAT(F6.4,13,312,F4.2,F4.2,F4.2)12,F7.5,11,F4.2) PNU=(]_+(M*(]_-RO)/(PI*RO))) ETA(J)=TETA(J-1)+DET CND0=2 * * R0/ (PN0 * 10) CNUDO=(2.*RO)/TC 1 CNDE=DE/ PNU*10) DET = (PI/M) / (N-1)R(I) = R(I - I) + DERCND2=2/(PNU*TC) F(M-500)7,8,8 DER=(1.-R0)/(I PI=3.141592 ETA(N)=PI/M CNUDE=DE/TC J=2 • NM I=2, LK MI VOM CNUD2=2./70 FETA(1)=0. TAIST TERM C=TSM-TB CONTINUE CONTINUE R(1)=R0 R(L)=]. FORMAT (HIZHWZ NIE=2N15=3 2 00 00 CALL CALL CALL e

3X, FRO = ', FIO, 5, /, 10X, 'NUMERO DE ALETAS =', 13, /, 10X, 'RAIO INTERNO ',F10.5,/,10X,'FRE =',F10.5,/,10 SIMPLES=', 13,/,10X,'N. DE u. 20ES NO RAIO=',I2,/,I0X,'NUM.DE DIVISOES NO ANGULO=',I2,/,10X,'DIAM IX, RAIO', 50X, ANGULO', // 10X, 10F11.5, /, 10X, 10F11.5, // 10X 1X; 'RAIO', 50X, 'ANGULO', //, 10X, 10F11.5, /, 10X, 10F11.5, /, 10X FORMAT(//,10X,'CNDO=',F10.5,/,10X,'CND2=',F10.5,/,10X,'CNDE=',F10. FORMAT(10X, 'RELACAO DE RAIOS RO/R2 =', FI1, 5, /, 10X, 'RELACAO ENTRE F Luxo na aleta e na parede do tubo int=', fi1, 5, /, 10X, 'num.de divis FORMAT(/+1X+F5-3+4X+10F11+5+/+10X+10F11+5+/+10X+10F11+5+/+10X+10F FCRMAT(/\$1X\$F5.3\$4X\$10F11.5\$/\$10X.10F11.55/\$10X.10F11.55/}10F11.55/}10F 5TERMOS NA SERIE DUPLA=',I2,/,10X,'PARAM.DE GER.DE CALOR='F4.2) *10F11.5%/*10X*10F11.5%/*10X*10F11.5%/*10X*10F11.5) *IOF11.5%/*IOX*IOF11.5%/*IOX*IOF11.5%/*IOX*IOF11.5) TEMPERATURA***** SERIE FORMAT(1H1,45X, CAMPO DE VELOCIDADE') WRITE(NIS+114)R(I)+(TEMP(I+J)+J=1+N) 210X,'NUDO = ', FI0.5,/,10X,'NUDE = 4= ',FI0,5,/,IOX,'NUM DE TERMOS NA 11.5 • / • 10X • 10F 11.5 • / • 10X • 10F 11.5) WRITE(NIS,316)R(I),(A(I,J),J=1,N) 1.5) [11.5,/,10X,10F11.5,/,10X,10F1] VRITE(NIS,817)(TETA(J),J=1,N) % ITE(NIS,912)(TETA(J), J=1;N) FORMAT('1' +45X + ****CAMPO DE WRITE(NIS,921)CNDO,CND2,CNDE WRITE(NIS, 818) RO, AW, L, N, DE 3ETRO HIDRAULICO = ', FI1.5) $M \setminus (\Gamma \cdot I) = (\Gamma \cdot I)$ WRITE(NIS,524) WRITE(NIS, 523) DO 620 J=1.N D0-315 I=1+L D0 619 I=1.L 00 113 I=1,L CALL ISOVE CONTINUE FORMAT (FORMAT(5,1H1) ŝ 00 818 818 620 315 316 619 523 524 912 113 4 817 921

· .	00 6 L = 1 ° N	•.						
	TEMP(II, JJ)=(TEMP(II, JJ)-TB)/T(C	•	×	•	• •	. • •	
9	CONTINUE						•	
ι Ω	CONTINUE WRITF(NIS_616)						•	
616	FORMAT('1', 45X, 'TEMP-TMIST/TSM-	-TMIST')						
	WRITE(NIS,942)(TETA(J), J=1,N)		Ĺ	1	···· · · · · · · · · · · · · · · · · ·	ן ד ר נ	(,	~ ~
744	10[1]55/510X510751155/510X510	0.511°5°/		0 F 1 1 0	5) 5)	0 9 7 7 7		ς
	D0 115 I=1+L) 				
517	WRITE(NIS,116)R(I),(TEMP(I,U)), FORMAT(/.)Y.FF.2.4V.10F11.5.//				3 - F 3 0		HOL • X	
D 4 4	111-59/910X910F11-59/910X910F11	5)			1 			
	CALL ISOTE						Θ	
•	DO 391 I=1+L				•			
	DO 392 J=1+N					•		
	TEMP(.I,))=0.		•					
	A(I,J)=0.					•		
392	CONTINUE							
391	CONTINUE						-	
	TB=0.				•			
	TSM=0.							
	VM=0.	•.					-	
	GO TO 13							
30	CALL EXIT		-				12	*
	EXD	•						
FEATL	JRES SUPPORTED				•			
100								
					•			
ц И О И О И О И О И	KEGULKEMENIS FOR 40N 5080 VARIABLES 42 PR(DGRAM	1246		•			
END	JF COMPILATION	•				•		

, 10X

/ XEQ

PAGE

1/ JOB

LOG DRIVE CART SPEC CART AVAIL PHY DRIVE 0000 0711 0711 0000

V2 M10 ACTUAL 16K CONFIG 16K

// FOR *LIST SOURCE PROGRAM C******* SUBROUTINA 'TERM' CALCULA O CAMPO DE TEMPERATURA******

TEMPERA*******

SUBROUTINE TERM

COMMON R(35) .TETA(35) .RO .M .AW .TB .TSM .NK .L .N .TLAMB .DER .DET .NK1 .DE .F RE • FRO • VM • A (35 • 35) • TEMP (35 • 35) • NK2 • PRECI • NTSM • AW1 NIS=3

PI=3.141592

BETA1=1。/(M*(1。-RO)/(PI*RO)+AW+AW1*(1。/RO)) BETA1=1。/(M*BETA1 BETAC=AW*BETA1

BETA2=AW1*BETA1

DC-PALAWL AO=RO+20 A1=P1/A A2=(10-R0) A3=A(06(R0) A5=A1+20

Y1==(BETAO*RO*A1+BETA1*(1.-RO)+BETA2*A1+(TLAMB*A1)*0.5*(1.-AO))/(V PT4=BETA0*A3*R0*(0•333333+(B1/A3)+(0°5*(B1**2•)/(A3*A3))) PESP3=BETA2*A3*(0.3333333=(BB/A3)+0.5*BB*BB/(A3*A3)) PA5=(1°/4°)*TLAMB*A4*(1°-A0)*(TETA(J)**2°) PA4=BETA0*R0*(]•/2•)*A4*(TETA(J)**2•) PA3=(1°/0°)*TLAMB*A4*(1°+A0)*(A1**2°) PESP2=(=0。5)*A4*BETA2*TETA(J)*TETA(J) PA2=(1°/3°)*8ETA0*R0*A4*(A1**2°) PESP1=(-1./3°)*BETA2*A4*A1*A1 ES1=(2°/3•)*(A4**2•)*(A1**2•) PA1=BETA1*(1°/2°)*A4*A1*A2 ES2=TETA(J)*TETA(J)*A4*A4 E3=(-A6)*(TETA(J)-A1) 1M*0.5*A1*(1.40) B1=ALOG(R(I)/RO) Ξ2=-(A6*TETA(J)) BB=ALOG(R(I)) E1=-(A6*A1 EX11=1./EX1 EX22=1./EX2 EX33=1./EX3 EX2 = EXP(E2)EX3=EXP(E3) EX1 = EXP(E1)DO 3 J=1,N D0 2 1=1.L A7=A6**2. A6=P1/A3 CA4=EX22CA2=EX11 CA3=EX2 CA5=EX3 CA1=EX1 PT1=0. PT2=0. PT3=0. C4=1•

		· · · ·	y y to to y	· . ·	·	•	· · ·		•	· ·				•	•	•	•		•		•	· · · · · · · · · · · · · · · · · · ·	· · · · ·	75	
		•	•	•	•			• • •	•					•	:.	· · ·		· ·	•					•	
				•	• • •			•	•	···· ·			•				- · ·					Ð	· · ·	•	•
	•		.:			•			•	·. ·		· ·	· · ·		•					:		 			•
				: **.			· · ·			•					•		21 1								• ,
		۰	•			·	· · ·	9						·	•					•			• • •		
•	-		. *	•••	•				• • •		. •	•				• • •				•	•				
	•				, A			. ,	· · · ·			•				•		. • 					•	•	
							, ,	-				· ·	÷	: 					۰.		•			•	
. · ·		•	• •	~				-		• •• • •	•					• . •		÷.	•		•	· ·			
				(2A*IN*		CA2)	CA1)									. •	•		CA2)						
	х Х)/(t•+NI) (u**o•)	697	8,8,9 4)/(CA1+	4)/(CA2-	•••	10,10,11			•		•	12,12,13	1	10	10	4)/(CA1+ 4)/(CA2+		U	++•++•+0 X00			
	5=EX33 5 NI=1 1	"NI*E1	== (NI*E3		NI-1)6.	(C1-70°) =(CA3+CA4	= (CA3+CA	-31 TO 21	(C3-70.)	"CA5 "ICA5	=S1	TO 21 =0•	• •	5=0. TO 21	(C1-70.)	1=CA1*EX 2=CA2*EX	3=∩A3*πX	5=CA5*EX	= (C A 3 + C A		T0 21	109-10-1 15=CA5*E	=CA5		
	CAE	C1 C2=	- θU - Ο - Ο	2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2 2		6 IF(8 S1=	S2=		9 IF(10 S1= S2=	S3=	11 S1=	SS.	n G	7 IF(12 CA CA CA		S S S	\$1 \$ \$	\$ \$ 8 8 8 8 8		12 17 17 17	\$1= \$	" 7 7	
				•			•••				-		·		•			· · ·			•				

	S3=S1		•			. *
15	0 - 10 ZT					,
	S2=0•		-			
	S3=0.	•				·
21	ES3=(2******)/(NI*NI*NI	4*14*14*14*	(1)			
	ES4=A4/(M*N1)			•		•
			·			
•	「い」U=」ANI(N「*AO*A」) 「1」=D13+イコ*(「Jホ*マ。)*(「J.	10 * (ES4-ES	2) EC2#EC	1+FA5*A1)		
· ·	PT2=PT2+(2•/(NI*PI))*C0	S(NI*A6*B1)	*(BETA1*((C4-RO)/(1	LA*IN*IN+.	* (()
	LS2+TLAMB*((2°*(C4-A0))/	∀*1N*1N+• †)	(((2)))		• •	
•	DA1=EX1	-	•.	·	•	
	DA2=EX11	•)	
· ·	DA3=EX2				•	
	CA4=EX22					
	DA5=EX3			-	• •	
	DA6=EX33					
* .•	IF(NI-NK2)120,120,5			•		
120	DO 62 KI=1.NK2				•	•
•	D1=K1*E1					
	D2=K1*E2					
	D3=-r1*E3		·			
	IF(KI-1)101,101,102	•				
101	IF(D1-70.)17.17.18		:	•		. ·
11	S6=(D44-DA3)/(DA2+DA1)					
	S4= (DA3+DA4) / (DA2-DA1)	*				
ď	GO TO 22 15103-70.119.19.20					
6	S6=-DA5	·			-	
	S4=S6		·.			· ·.
	GO TO 22	•				,
20	S6=0.	•				
•	S4=0•	•	· ·	•		
•	GO TO 22				•	
105	IF(D1-70.)103,103,104					•
103	DA1=DA1*EX1		•			

• •	· ·										
	DA2=DA2*EX11							•			
	DA3=DA3*EX2								•	•	•
	DA4=DA4*EX22					•					
	DA5=DA5*EX3		·								
	S6=(D44-DA3)/(DA2+DA1)										
	S4=(DA3+DA4)/(DA2-DA1)										
	GO TO 22			•				•			
40 r	IF(D3-70.)24,24,25									•	
24	DA5=DA5*EX3	v				•••	•	÷			
	S6==DA5										
	S4=S6										
	GO TO 22										
25	S6=0.					• •					
	S4=0.					,				B .	
22	Wp = (NI + KI)				•			,			
	(IVIIV)=WW		•	• .			,				
:	Z1=(2*/(NI*PI))		•								
	Z2=(2°/(KI*PI))										
	23=(MP*A6*(A0-COS((MP*	/(((Id	(2•*)+•+)	(MP*/	A6)**	2 •))				
•	D4=(MM*A6*(A0-COS((MM*	/((((Id	(2•*	(4°+ (*WW)	A6) * * ;	2.)))	_			
	D5=COS(K1*A6*B1)					. •					
	IF(KI-NI)63,64,63								·		
6	<pre>% DS1=A3/((KI*KI=NI*NI)*</pre>	(1d		••.		,					
	•					•			•		
	PT3=PT3+Y1*Z1*Z2*C5*(2 1 DT))	3+D4)*D	Ω* (⊼		* 201	NI*D	23*IS	t×⊓S] *+	10)-/	43/(¥.
	GO TO 62										
64	S5=S2										
	S7=S1										
	PT3=PT3+Y1*21*Z2*C5*(2	3+D4)*D	5*(()	43/12	· X * •	+((I d*	*S7+C)•℃*(V/Id)	5 * 0	ŝ
-	1ETA())*0.5*S6-(A3/(KI*	b1)))									
62	CONTINUE							•			
ر ک	CONTINUE	1		•		. I	a.				
	TEMP(I.J)=PA1+PA2+PA3+	PA4+PA5	+P11-	-PT2-	PT3-	РТ4 - РВ	ESP3-	рЕS Р		S D	
<u> </u>			·		· .						
1	WRITE(NIS.702)										
02	FORMAT(1H1,45X, PARAME	TROS IM	PORT/	ANTES							

701 FORMAT(// 10X0 DF CA 10X0 DF CA CA*******	<pre>\$\$ 701)BETAO•BETA1 //•10X•'FLUX0 DE CALOR NA PAREDE DO TUBO='•F10•5•/•10X•'FL ALOR NA ALETA='•F10•5) ALOR NA ALETA='•F10•5) DETERMINACAO DE TSM ***********************************</pre>
L A=L A=L-1 A=N A=N-1 A N A=N-1 A N A=N-1 A N A=N-1 A N A N A N A N A N A N N	
15M1=15M1	2•NA•2 1+(RO*DET/3•)*(TEMP(1•J-1)+4•*TEMP(1•J)+TEMP(1•J+1))
47 CONTINUE TSM2=0•	
DO 57 1=2 TSM2=TSM2 57 CONTINUE	2+(DER/3.)*(TEMP(I-1.N)+4.*TEMP(I.N)+TEMP(I+1.N)) 。
TSM3=0. D0 58 J=2 TSM3=TSM3	2•NA•2 3+(OFT/3.)*(TFMD() •.J-1)+4.*TFMD(! •.1)+TFMD(1 •.J+1))
58 CONTINUE IF(NTSM-5	5)271.271.640
271 IF(NTSM-2 280 TSM=TSM1/	2)280.281.282 /(RO*(PI/M))
60 TO 651 281 TSM=(TSM1 60 TO 651	1 1+TSM2)/(RO*(PI/M)+(1.HO)) 1
282 TSM=(TSM2 GO TO 651	2+TSM3)/((1RO)+PI/M) 1
640 TSM=(TSM) 651 RETURN END	1+TSM2+TSM3)/((1°+RO)+(RO*PI/M)+(PI/M))
CORE REQUIREMEN COMMON 5080	NTS FOR TERM VARIABLES 194 PROGRAM 2008
RELATIVE ENTRY END OF COMPILAT	POINT ADDRESS IS DI16 (HEX) TION

7.8

PAGE 1	
// JOB	
LOG DRIVE CART SPEC CART AVAIL PHY DRIVE 0000 0711 0711 0000	
V2 MIO ACTUAL 16K CONFIG 16K	· • · ·
// FOR *LIST SOURCE PROGRAM C	
C C******A SUBROTINA 'MOVIM' CALCULA O CAMPO DE VELOCIDADE******** C******NO SETOR DE COROA PARA L*N PONTOS***********************************	
<pre>SUBROUTINE MOVIM COMMON R(35) *TETA(35) *R0*M*AW*TB*TSM*NK*L*N*TLAMB*DER*DET*NK1*DE*F 1RE*FR0*VM*A(35*35) *TEMP(35*35) *NK2*PREC1*NTSM*AW1 PT=3_141602</pre>	· · ·
W=RO**2 W=RO(RO) M=ALOG(RO)	
C=9.869604/(B*M) D=C/PI E=(1./2.)*(PI/M)*(1.*V)	
P=PI/B H=(P1**2。)/(B**2。) DE=(4.*PI/(M))*(1.*X)/(2.*(1.*RO)+2.*(PI/M)*(1.*RO))	••
PV=U DO 27 LI=1•NK1 SX= ((W-COS(LI*PI))/(4.+(LI**2.) *H))**2.*((B/(LI*PI))*TANH(C*LI 	·
1P1/*) PV=PV+SX IF(ABS(SX)-0.0001*ABS(PV))17,17,27 27 CONTINUE	· ·

ε	-TETA(J)))	-(PI/M)) 8 AB+(1./AB) 9.40	8	AB+(1./AB) 3.44
H H H H H H H H H H H H H H	1. P*(PI / M) A(U) E2)	=====================================	•) 4 1 • 4 1 • 4) 1	2 3 1•/AA))/(-70•)43•4
<pre></pre>	А	D0 30 KI C1=-(K1) C3=K1*P C3=K1*P IF(K1-1) IF(C1-10 BX=(AA+(BX=(AA+(C0 93) IF((-C3))	BX=AC GO TO 93 BX=0 BX=0 GO TO 93 IF C11 93 AB=AB+T	ACIE AC # T BX = AA + C GO TO 99 17 (109) ACIE ACIE ACIE BX = AC
14		8 3 7 9 3 7	30 37 41 41	9 4 4 4

80

		GO TO 93
	44	BX=0.
	с С	SS= (Z•/(KI*PI))*SIN(KI*P*(G+B)
		7)**(5°))))) *(BX -]°)
•		A(I,))=A(I,)+SS
		IF(ABS(SS)-PREC1*ABS(A(I,J)))20,20,30
	30	CONTINUE
	20	CONTINUE
1	5	CONTINUE
		RETURN
		END

)*((M-COS(KI*PI))/((4.+((KI*P

CORE REOUIREMENTS FOR MOVIM COMMON 5080 VARIABLES 72 PROGRAM RELATIVE ENTRY POINT ADDRESS IS 005C (HEX)

680

// DUR

END OF COMPILATION

// JOB	
LOG DRIVE CART SPEC CART AVAIL PHY DRIVE 0000 0711 0711 0000	
V2 MIO ACTUAL 16K CONFIG 16K	
// FOR *LIST SOURCE PROGRAM	
C C********A SUBROUTINA 'TMIST' CALCULA A TEMPERATURA DE MIS********* C*******TURA PELO METODO DE SIMPSON-BIDIMENSIONAL(APEND。3)*******	
<pre>C SUBROUTINE TMIST COMMON R(35)+TETA(35)+RO+M+AW+TB+TSM+NK+L+N+TLAMB+DER+DET+NK1+DE+F IRE+FRO+VM+A(35+35)+TEMP(35+35)+NK2+PREC1+NTSM+AW1</pre>	
LK=L-1 NN=N-1 D1=3.141592	
TB1=0. DO 7 1=2.LK.2 D1VA=D(1)*DF1	
DIVR=(1.=R0)/LK	
SIGO=TEMP(I+1,0+1)*A(I+1,0+1)+TEMP(I-1,0+1)*A(I-1,0+1)+TEMP(I+1,0- 11)*A(I+1,0-1)+TEMP(I-1,0-1)*A(I-1,0-1) SIG1=TEMP(I+1,0)*A(I+1,0)+TEMP(I-1,0)*A(I-1,0)+TEMP(I,0-1)*A(I,0-1) 1)+TEMP(I,0+1)*A(I,0+1)	
SIG2=TEMP(I,J)*A(I,J) TB1=TB1+(DIVR*DIVA/9°)*(SIG0+4°*SIG1+16°*SIG2)	
8 CONTINUE 7 CONTINUE TB=TB1/(VM*0•5*(PI/M)*(1•-RO**2•)) RETURN	
CORE REQUIPEMENTS FOR TMIST COMMON 5080 VARIABLES 40 PROGRAM 280	
RELATIVE ENTRY POINT ADDRESS IS 003C (HEX)	

PAGE

FND OF COMPILATION

PAGE

1 108

PHY DRIVE 0000 CART AVAIL 0711 CART SPEC 0711 LOG DRIVE 0000

CONFIG 16K ACTUAL 16K V2 MIO

/ FOR

*LIST SOURCE PROGRAM

C******* SUBROUTINA 'ISOTE' DETERMINA AS LINHAS DE MESMA*******

SUBROUTINE ISOTE

COMMON R(35) • TETA(35) • RO•M • AW • TB • TSM • NK • L • N • TLAMB • DER • DET • NK1 • DE • F 1RE • FRO • VM • A(35 • 35) • TEMP(35 • 35) • NK2 • PREC1 • NTSM • AW1 NIS=3

D0 2 JJ=1,N

00-1+N=10

いっ=×

CMAX=TEMP(K.JI)

K1=1

DO 8 JK=1.N

J=N+1-JK

[F(CMAX-TEMP(1,J))23,23,8 F(K-1)17,6,17

F(KT-1)18,11,18 23

KRITE(NIS+7)TEMP(K+JI)

9

FORMAT(/// 10X '(T-TB/(TSM-TB)', 'NA BASE DA ALETA=', 2X, F10.6) G0 T0 2

WRITE(NIS,12)TEMP(K,JI),R(K),TETA(JI)

27

FORMAT(///*10X;*VALOR DA ISOTERMA=*,4X,F10.6,/,10X,*RAIO=*,4X,F10. 5, ANGULO=',4X,F10,5,//,10X,'OUTROS PONTOS DA CURVA',/,10X,'***RAI

ALF1=-(A2/(2•*A1))+(SQRT(A4)/(2•*A1)) ALF2=-(A2/(2•*A1))-(SQRT(A4)/(2•*A1)) 20**** • 10X • LINHA DE ANGULO() ***•) RAIO=((1.-RO)/(L-1))*ALF+R(I-1) F(CMAX-TEMP(I,J))135,135,132 FORMAT(//,10X,F10.5,15X,12) [F(CMAX-TEMP(I.J))21.8,13 F(CMAX-TEMP(L,J))131,8,8 IF(ALF1-1.)144,146,146 IF(ALF1-0.)146,146,145 A4=A2**(2•)-4•*A1*A3 WRITE(NIS,14)RAIO,J F(KTE-3)136,8,136 D2LT0=D1LT1-D1LT0 /RO=TEMP(I-1.) VR2=TEMP(1+1,)) F(I-L)10,8,10 D1LT0=VR1-VRO DO 132 I=KS+L vrl=TEMP(I,J) D1LT1=VR2-VR1 DO 10 1=1.L A1=D2LT0/2. A2=D1LT0-A1 A3=VRO-CMAX GQ TO 160 ALF=ALF2 CONTINUE ALF=ALF1 CONTINUE KTE=0 KT=2 KS=I 144 145 0 % 140 160 136 13 131 132 14 21

КТП=0	GO TO 13	CONTINUE	CONTINUE	RETURN	END
135	.,	GO	2		

CORE REQUIFFYENTS FOR ISOTE COMMON 5080 VARIABLES 58 PROGRAM RELATIVE ENTRY POINT ADDRESS IS 00AE (HEX)

542

END OF COMPILATION

213 FORMAT(//+10X+'****OUTROS PONTOS DA CUR 1 LINHA DO ANGULO (J)**********************	201 WRITE(NIS,141)CMAX,R(I-1),TETA(K) 141 FORMAT(//,10X,'*****VALOR DESTA CURVA DE 1/,10X,'*****CUJO PRIMEIRO PONTO DA CURVA 2=',F]0.7,'*****ANGULO=',F10.7)	DO 191 I=2+L IF(A(I+K)-CMAX)201+201+18 18 CMAX=A(I+K) 191 CONTINUE	LJ =[-1 DO 140 JI=1・JJ CMAX=0・	SUBROUTINE ISOVE COMMON R(35),TETA(35),RO,M,AW,TB,TSM,NK, IRE,FRO,VM,A(35,35),TEMP(35,35),NK2,PREC1 NIS=3	C*******VELOCIDADE POR INTERPOLACAO QUADRATIO	<pre>// FOR *LIST SOURCE PROGRAM C************************************</pre>	V2 M10 ACTUAL 16K CONFIG 16K	LOG DRIVE CART SPEC CART AVAIL PHY DRIVE 0000 0711 0711 0000	1/ JOB	PAGE 1
/A***'•/•10X•"*****RAIO	MESMA VELOCIDADE='.F10.7. TEM COORDENADAS&****RAIO			► • N • TLAMB • DER • DET • NK1 • DE • F • NTSM • AW1	A ************************************	AS DE MESMA *******				

26,192	3 (SQRT(/ (SQRT(/ (SQRT(/ 146 145 153 153 153 153 153 153 153 153 153 15	•
LI=K-1 IF(LI-0)90,90,161 1=1 92 I=1+1 92 IF(CMAX-A(I,LI))2 VR1=A(I-1,LI) VR1=A(I-1,LI) VR1=A(I+1,LI) VR2=A(I+1,LI) VR2=A(I+1,LI) VR2=A(I+1,LI) VR1=A(I+1,LI) VR	AZ=D1C 10-A1 A3=VR0-CMAX A4=A2**(2•)-4•*A1 ALF1=-(A2/(2•*A1) ALF2=-(A2/(2•*A1)) ACF2+(A1) ALF2=-(A2/(2•*A1)) ALF2=-(A2/(2•*A1)) ACF2+(A1) ALF2=-(A2/(2•*A1)) ACF2+(A1) ACF2+(

							-	
		•						N
								.0
~		· •	l					
2		3						
		e	•					
•								ш
×		ო						> _
ΟM		•	•					òσ
ოო	9) –		•			·	ŚШ
	-	i ຕ	1					H _
50	•	·						c
<u> </u>	~							2 A V
O e	S C) +				•		0 🛏
<u></u>	. .	ا ۔۔۔ ا	-	-				μά
u m	•	•	•	••				. ≺
20	0	86	~ _					S S
20			• ••• •	•				F
- <u> </u>	-	<pre>4</pre>	. <u> </u>	ιų.	N	m		Z_
					a un	<u> </u>		шõ
- UI						<u> </u>		200
		~ ~ ~	11	~	." ~	. ~	; .	шÖ
50	1 1	ΤŐ		·	50	55		L ui
えこ		12	ö.		0, r-	るご	<u>`</u>	
Θu		11 11	$\tilde{\alpha}$	\sim	μÖ	55		ă
ш́н			55	5	V m			117
				_	- 0			ະດີ
						0		
δ	3					- T O)	шŚ
4	3	3 C	2			-10		άÖ
	·.		m.					οŭ
	. 1			~	· · ·			

578

PROGRAM

RELATIVE ENTRY POINT ADDRESS IS 00BF (HEX)

END OF COMPILATION

APÊNDICE 2

Integração Numérica da Temperatura de Mistura - Método de Simpson

Seja a região mostrada na Figura 17,

 $R = \{a \leq x \leq A , b \leq y \leq B\}$



Fig.17 ~ Região usada para dedução a equação (7-10).

Na figura temos,

y .

$$x_0 = a$$
 (7-1)

$$x_1 = a + h$$
 (7-2)

$$x_2 = a + 2h = A$$
 (7-3)

e, respectivamente,

$$\mathbf{y_1} = \mathbf{b} + \mathbf{k}$$

$$y_2 = b + 2k = B$$
 (7-6)

onde,

$$h = \frac{A - a}{2}$$

$$k = \frac{B - b}{2}$$
(7-7)

Seja f(x,y) a função a ser integrada em R.

$$\int_{R} f(x,y) \cdot dx dy = \int_{a}^{A} dx \int_{b}^{B} f(x,y) \cdot dy \qquad (7-8)$$

Aplicando o método de Simpson unidimensional para a integral interna em (7-8), vem,

$$\int_{R} f(x,y) \cdot dx dy = \int_{a}^{A} dx \frac{k}{3} \left[f(x,y_{0}) + 4f(x,y_{1}) + f(x,y_{2}) \right]$$
(7-9)

$$= \frac{k}{3} \left[\int_{a}^{A} f(x, y_{0}) . dx + 4 \int_{a}^{A} f(x, y_{1}) . dx + \int_{a}^{A} f(x, y_{2}) . dx \right]$$
(7-10)

Aplicando novamente o método de Simpson unidimensional para cada integral em (7-10), encontramos,

$$f(x,y).dxdy = \frac{h.k}{9} (\sigma_0 + 4\sigma_1 + 16\sigma_2)$$
 (7-11)

onde:

R

- σ_{o} é a soma dos valores da função nos pontos l do retân gulo;
- $\sigma_1 \tilde{e}$ a soma dos valores da função nos pontos 4 do retân

- gulo;
- σ_2 é o valor da função no centro do retângulo, ou ponto 16.

Usaremos o método descrito para calcular a seguinte integral:

 $\int_{r_0}^{l} \int_{0}^{\pi/m} T(r,\theta) \cdot v_z(r,\theta) \cdot r dr d\theta$

Não temos, neste caso, um retângulo como região de i<u>n</u> tegração e sim o setor mostrado na Figura 18.



Fig.18 - Região de integração mostrando as áreas elementares.

Logicamente não podemos calcular esta integral usando apenas 9 pontos. O procedimento foi o seguinte:

a) O setor de coroa foi dividido em áreas elementares
 (A_i).

 b) A cada 4 áreas elementares foi aplicada a equação (7-11).

Os valores de h e k são os dados abaixo:

$$h = \frac{1 - r_0}{\overline{L}}$$
 (7-12)

$$k = r(I) \cdot \Delta \theta \qquad (7-13)$$

onde:

r(I) - e o valor do raio na linha I; \overline{L} - e o número de intervalos no raio; \overline{N} - e o número de intervalos no ângulo.

$$\Delta \theta = \frac{\pi}{2 \text{ m } \overline{\text{N}}}$$
 (7-14)

Os números \overline{L} e \overline{N} devem ser pares neste trabalho. Desta maneira,

$$\int_{r_0}^{1} \int_{0}^{\pi/m} T(r,\theta) \cdot v_z(r,\theta) r dr d\theta = \sum_{p=1}^{P} \int_{Ai}^{T(r,\theta) \cdot v_z(r,\theta) r dr d\theta} (7-15)$$

$$P = \frac{\overline{L} \cdot \overline{N}}{4}$$
 (7-16)

Usando a equação (7-10), vem,

$$T(r,\theta).v_{z}(r,\theta).rdrd\theta = \frac{h \cdot k}{9} (\sigma_{0} + 4\sigma_{1} + 16\sigma_{2})$$
(7-17)

onde:

onde,

$$\sigma_{o} = \overline{T}(I+1,J+1) + \overline{T}(I-1,J+1) + \overline{T}(I+1,J-1) + \overline{T}(I-1,J-1)$$
 (7-18)

 $\sigma_1 = \overline{T}(I+1,J) + \overline{T}(I-1,J) + \overline{T}(I,J-1) + \overline{T}(I,J+1)$ (7-19)

е

 $\overline{T} = T(r, \theta) \cdot v_Z(r, \theta) \cdot r dr d\theta$

(7-20)

(7-21)

APÊNDICE 3

Função Delta de Dirac

A função "Delta de Dirac" ou Distribuição Singular, satisfaz às seguintes condições:

$$δ(x,\xi). f(x).dV = f(\xi)$$
 (definição) (7-22)

onde

f(x) é uma função contínua.

Se f(x) = 1, então

$$\int_{R} \delta(x,\xi) \cdot dV = 1 \qquad (7-23)$$

Com (7-23) e

 $\delta(x,\xi) = 0 \qquad x \neq \xi \qquad (7-24)$

temos uma definição equivalente a (7-22) para a função singular.

Expressão da Função Delta de Dirac em Coordenadas Polares

Seja $x = (x_1, x_2, x_n)$ um sistema de coordenadas.

Estamos interessados em expressar a função delta de Dirac $\delta(x - x')$ em um novo sistema de coordenadas.

Seja $u = (u_1, u_2, u_n)$ o novo sistema obtido de x pela seguinte lei de transformação,

$$u_{1} = u_{1}(x)$$

 $u_{2} = u_{2}(x)$
 \vdots
 $u_{n} = u_{n}(x)$

A função delta no novo sistema é expressa por,

$$\delta(x - x') = \delta(u - u') \cdot \frac{1}{|J|}$$
 (7-25)

onde

 $|J| = \tilde{e}$ o módulo do Jacobiano de x com respeito a \underline{u} .

A prova de (7-25) encontra-se em [4].

Para o nosso problema necessitamos expressar a função delta em coordenadas polares a partir das coordenadas cartesianas.

Seja $\delta(x - x')$. $\delta(y - y')$ a função delta em coord<u>e</u> nadas cartesianas.

A lei de transformação é:

x =	r.	cos 0)		(7-26)
			× .	· .	4 4 4 4 4 4 4 4 4 4 4 4 4 4 4 4 4 4 4
y =	r.	sen Ø) – Line (1997) Line (1997)		(7-27)

onde

$$z = (x,y)$$

 $u = (r, \theta)$

		-			· ·			
	Эх	Эх		cos θ	-r sen	θ		· ·
=	9r	90	=			. =	= r	(7-28)
	9 y	дy	•	sen θ	r cos	θ		•
	dr	90	· ·		· .·		-	

Então,

J

$$\delta(x - x')$$
. $\delta(y - y') = \frac{\delta(r - r') \cdot \delta(\theta - \theta')}{(7 - 29)}$

Função de Green

Função de Green Fundamental

Definição: É a função que satisfaz o problema:

$$\nabla^{2}g(x \mid \xi) = 0 \qquad x \neq \xi \qquad (7-30)$$
com
$$\lim_{r \to 0} \int \frac{\partial g}{\partial n} dA = -1 \qquad (7-31)$$

$$B_{\xi}$$

onde r é o raio da esfera B $_{\xi}$, centrada em ξ .

Resolvendo o problema,

$$\nabla^2 g(x | \xi) = 0 \qquad x \neq \xi$$

com

$$g = 0$$

 ∂R

temos a função de Green de primeira espécie (usada na solução do problema da velocidade).

Definição Equivalente

O problema (7-32) pode ser formulado da seguinte maneira,

$$-\nabla^2 g = \delta(x, \xi) \qquad \xi, x em R$$

$$g = 0 \qquad (7-33)$$

Propriedades

1)
$$g(x | \xi) > 0$$
 em R (7-34)
Ver referência [4], Vol. II, pp. 132 para a prova.

(7 - 32)
Prova:

Seja g(x | ξ_1) e g(x | ξ_2) as funções de Green para a região R. Então:

$$\nabla^{2} g(x | \xi_{1}) = \delta(x, \xi_{1}) \qquad x, \xi \text{ em } R$$

$$g = 0 \qquad x \text{ em } \partial R$$

$$- \nabla^{2} g(x | \xi_{2}) = \delta(x, \xi_{2}) \qquad x, \xi \text{ em } R$$

$$g = 0 \qquad x \text{ em } \partial R$$

$$(7-36)$$

$$(7-36)$$

$$(7-36)$$

$$(7-37)$$

Multiplicando (7-31) por $g(x | \xi_2)$, (7-32) por $g(x | \xi_1)$, subtraindo e integrando em R, temos,

$$-g(\underline{x} | \underline{\xi}_{2}). \nabla^{2}g(\underline{x} | \underline{\xi}_{1}).dV + \int_{R} g(\underline{x} | \underline{\xi}_{1}).\nabla^{2}g(\underline{x} | \underline{\xi}_{2}).dV$$

$$g(x|\xi_2). \delta(x, \xi_1).dV - \int_R g(x|\xi_1). \delta(x, \xi_2).dV$$
 (7-38)

Usando o segundo teorema de Green e a propriedade (1) da função delta, temos,

$$\int_{\partial R} g(x|\xi_1) \cdot \frac{\partial g}{\partial n_X} (x|\xi_2) \cdot dS_X - \int_{\partial R} g(x|\xi_2) \cdot \frac{\partial g}{\partial n_X} (x|\xi_1) \cdot dS_X =$$

$$= g(\xi_1 | \xi_2) - g(\xi_2 | \xi_1)$$
 (7-39)

Como $g(x|\xi_1)$ e $g(x|\xi_2)$ são nulas na fronteira, então

$$g(\xi_1|\xi_2) = g(\xi_2|\xi_1)$$
 (7-40)

(7 - 35)

Função de Green Generalizada ou Função de Neumann

Função de Green Fundamental

$$\nabla^2 g = \frac{1}{V} \qquad x \neq \xi \qquad (7-41)$$

onde V é o volume da região.

$$\lim_{r \to 0} \int_{B_{\xi}} \frac{\partial g}{\partial n} dA = -1 \qquad (7-42)$$

Definição Equivalente

$$-\nabla^2 g = \delta(x, \xi) - \frac{1}{V} \qquad x, \xi \text{ em } R \qquad (7-43)$$

Usando (7-43) e pondo
$$\frac{\partial g}{\partial n} \Big|_{\partial R} = 0$$
, temos a função en generalizada.

de Gree

É possível simetrizar a função de Green generalizada usando a seguinte condição.

$$\int_{R} g(\mathbf{x} \mid \boldsymbol{\xi}) \cdot d\mathbf{V}_{\mathbf{x}} = 0 \qquad (7-44)$$

$$R \qquad para todo \boldsymbol{\xi} \in R$$

Seja g($\underline{x} | \underline{\xi}_1$) e g($\underline{x} | \underline{\xi}_2$) as funções de Green generalizadas para a região R.

Então,

$$-\nabla^{2}g(x|\xi_{1}) = \delta(x,\xi_{1}) - \frac{1}{V} \qquad x, \xi_{1} \text{ em } \mathbb{R} \quad (7-45)$$

$$\frac{\partial g}{\partial n} = 0$$

$$-\nabla^2 g(\underline{x} | \underline{\xi}_2) = \delta(\underline{x}, \underline{\xi}_1) - \frac{1}{V} \qquad \underline{x}, \ \underline{\xi}_2 \quad \text{em} \quad \mathbb{R} \quad (7-46)$$
$$\frac{\partial g}{\partial n} = 0$$
$$\frac{\partial g}{\partial R}$$

Usando o mesmo procedimento anterior, encontramos,

$$g(\xi_{1}|\xi_{2}) - g(\xi_{2}|\xi_{1}) = \frac{1}{V} \left[\int_{R} g(x|\xi_{1}) dV_{x} - \int_{R} g(x|\xi_{2}) dV_{x} \right]_{(7-47)}$$

Impondo a condição (7-44), temos,

$$g(\xi_1 | \xi_2) = g(\xi_2 | \xi_1)$$
 (7-48)

Caso Unidimensional - Função de Green Fundamental

$$\frac{d}{dx} (p(x), \frac{dg}{dx}) + q(x), g = 0 \qquad x \neq \xi \qquad (7-49)$$

$$x, \xi \in a, b$$

onde p > 0 é continua.

As seguintes condições devem ser satisfeitas:

a)
$$g(\xi_1) - g(\xi_2) = 0$$
 (7-50)

b)
$$g'(\xi_{+}) - g'(\xi_{-}) = -\frac{1}{p(\xi)}$$
 (7-51)

Para a prova de (a) e (b) ver referência [6].

Segundo Teorema de Green

$$\int_{R} (u\nabla^{2}v - v\nabla^{2}u) dx = \int_{\partial R} \left[u \frac{\partial v}{\partial n} - v \frac{\partial u}{\partial n} \right] dS \qquad (7-52)$$

onde u e v possuem derivadas parciais de segunda ordem e continuas em R, sendo R uma região aberta e limitada.