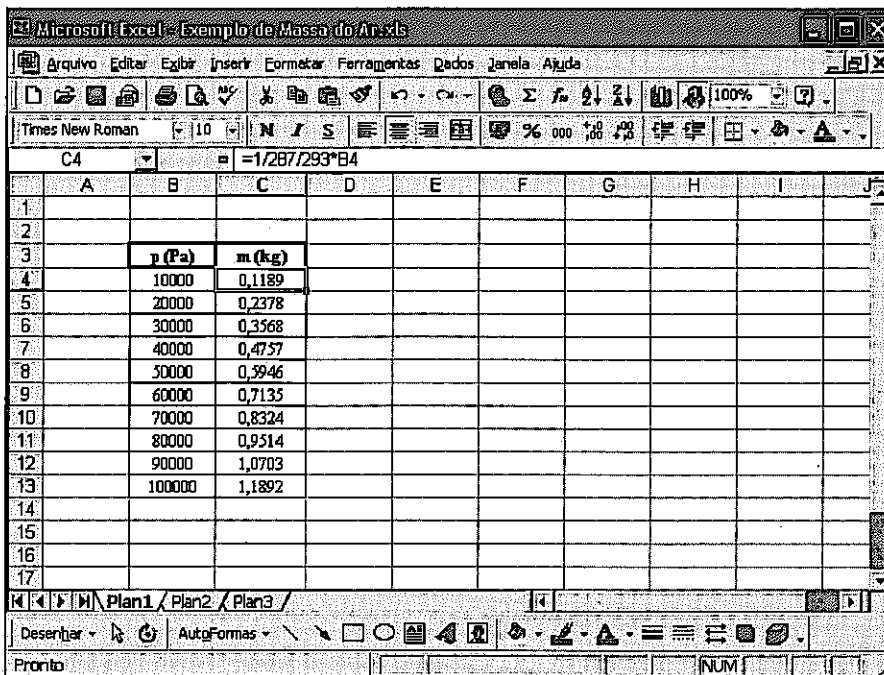
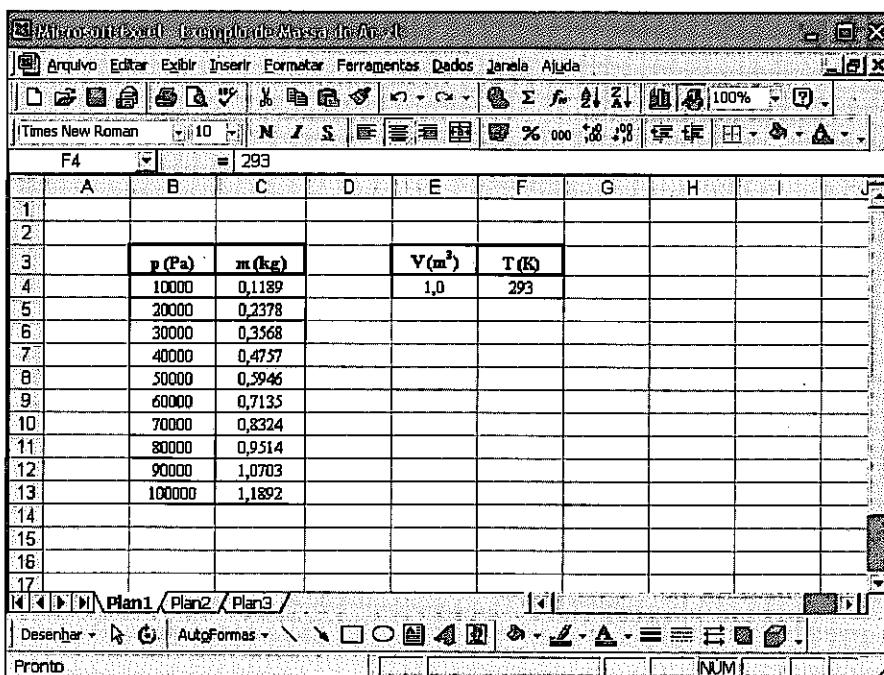


criar fórmulas similares para as outras células; p. ex., a célula C5 deveria conter =1/287/293*B5. Um procedimento mais rápido e seguro é simplesmente copiar a célula C4 sobre as células de C5 a C13. O resultado é (após formatação):



Acabamos de introduzir o que é chamado de *idéia de referência relativa* — a referência é para uma célula relativa à célula contendo a fórmula. Algumas vezes queremos isso em vez de uma *referência absoluta*. Esta, por sua vez, é uma referência a uma célula fixa, de modo que, se a fórmula for copiada para uma outra célula, a referência não muda. Um exemplo no qual isso seria desejável é o seguinte: Suponha que queiramos estar aptos a repetir os cálculos precedentes para uma temperatura e/ou um volume de recipiente diferentes. Desejamos ter células contendo esses dados de forma que possamos modificá-los facilmente. Vamos colocá-los nas células E4 e F4 (com títulos — você consegue criar “m³”?):



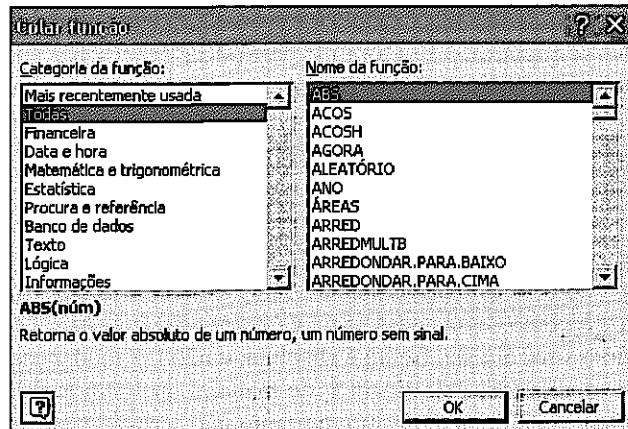
Precisamos, então, da seguinte fórmula na célula C4 (correspondente à Eq. H.1): $=B4*E4/287/F4$. O problema agora é que, se copiarmos esta fórmula para outras células nas colunas da massa, teremos erros (tente isso, em seguida clique no ícone Desfazer ou em Editar seguido de Desfazer Colar!): A lógica da fórmula diz que cada célula deve obter os dados de volume e temperatura, respectivamente, em duas e três células imediatamente à direita; p. ex., a fórmula da célula C5 quando colada seria $=B5*E5/287/F5$. A referência a B5 (a pressão) está correta, porém E5 e F5 referem-se a células em branco! O que queremos ter na célula C5 é $=B5*E4/287/F4$, ou seja, queremos copiar e colar nossa fórmula, porém *sem* variar a parte $E4/287/F4$. Para tanto, devemos tornar essas referências absolutas. Antes de copiar nossa célula original C4, nós a editamos (p. ex., clicando duas vezes sobre ela) e colocamos o sinal \$ como segue: $=B4*$E$4/287/$F4 . O Excel entende que qualquer referência de célula tendo o sinal \$ à sua frente é absoluta, e não faz mudanças quando ela for copiada e colada. Note que E4, p. ex., tem dois sinais \$, de maneira que nem E nem 4 mudarão (note que, nesse exemplo específico, E não muda mesmo, portanto não seria necessário colocar o sinal \$ antes dele, apenas antes do 4). Se essa fórmula for copiada e colada em seguida sobre a coluna da massa, obteremos resultados corretos: Cada cálculo busca o valor da pressão na célula à esquerda imediata, e o volume e a temperatura nas células E4 e E5, respectivamente. Podemos agora variar a temperatura para, digamos, $100^{\circ}\text{C} = 373\text{K}$, e obter novos dados (não se preocupe com o círculo e o quadrado mostrados na figura seguinte — vamos discuti-los mais adiante):

	A	B	C	D	E	F	G	H	I
1									
2									
3	p(Pa)	m(kg)		V(m ³)	T (K)				
4	10000	0,09341		1,0	373				
5	20000	0,18683							
6	30000	0,28024							
7	40000	0,37365							
8	50000	0,46707							
9	60000	0,56048							
10	70000	0,65389							
11	80000	0,74731							
12	90000	0,84072							
13	100000	0,93413							
14									

Note que o Excel criará automaticamente os sinais \$ em uma referência, se você pressionar a tecla F4 durante a edição ou a criação da fórmula.

Nosso último comentário sobre criação de fórmula é que o Excel tem muitas funções matemáticas previamente construídas internamente, mas você precisa usar a sintaxe e a escrita corretas. P. ex., para criar 2π , você deve digitar $2*\text{pi}()$. Muitas funções são óbvias; p. ex., para obter $\text{sen}(\pi/4)$, digite $\text{sen}(\text{pi}()/4)$; outras não (como o próprio $\pi!$). Note que funções trigonométricas no Excel usam argumentos em radianos por padrão (*default*).

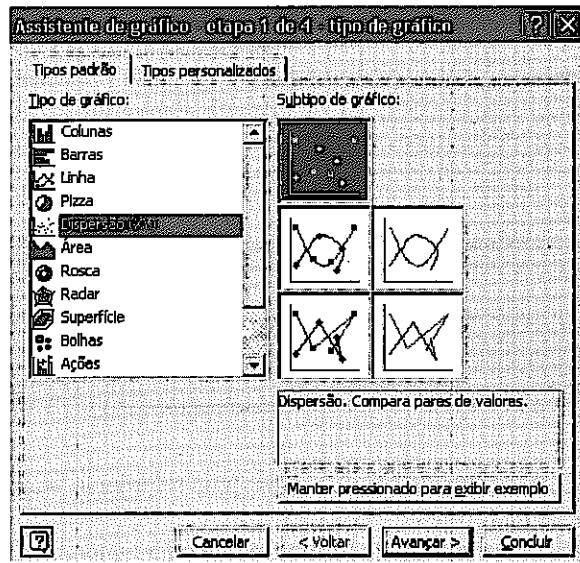
Você pode procurar por funções enquanto cria uma fórmula, clicando sobre o ícone Colar Função (marcado com um círculo na imagem anterior da planilha) ou acessando o item Inserir...Função do menu para obter esta útil janela:



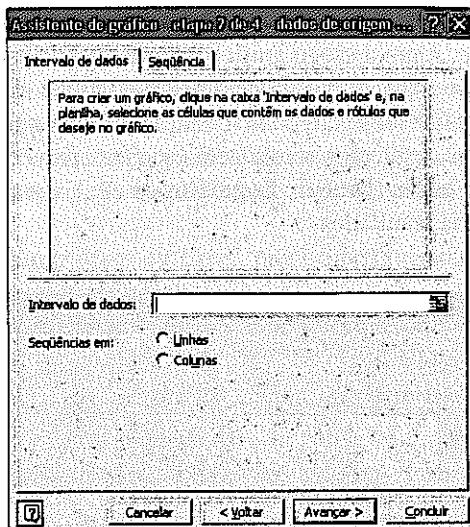
Vamos ver agora como obter gráficos com os dados calculados.

Criando Gráficos

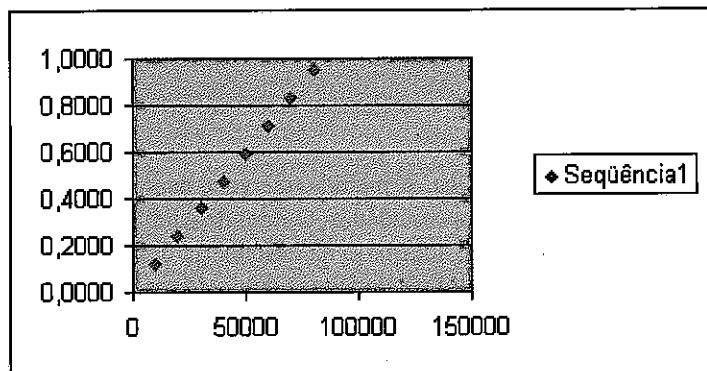
O *Excel* possui recursos gráficos poderosos. Existem diversas maneiras de acessá-los, mas o procedimento principal é selecionar os dados e, em seguida, ir para o modo gráfico, ou vice-versa. Ambos os procedimentos funcionam, mas os iniciantes provavelmente acharão mais fácil iniciar o modo gráfico antes de ter selecionado os dados. Assim como em toda aplicação do Windows, existem várias maneiras de realizar uma ação no *Excel*; neste caso, a mais simples é clicar sobre o ícone Assistente de Gráfico (marcado com um quadrado na imagem anterior da planilha). Procedendo, assim, obtemos a primeira de quatro janelas auto-explicativas:



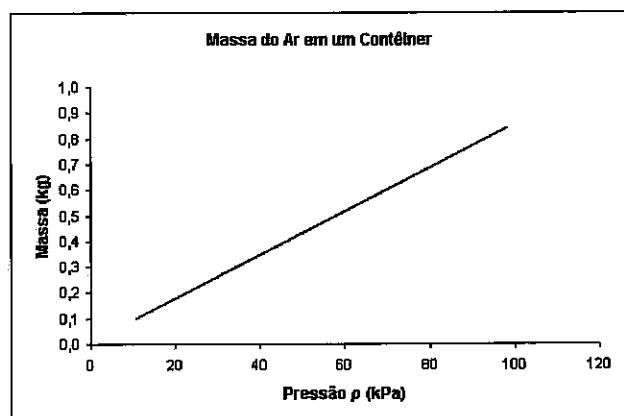
Na maioria das vezes, engenheiros traçam gráficos *x-y* usando **XY (Dispersão)** (não **Linha**, que força os dados a aparecerem uniformemente sobre o eixo *x*!). Não há nada a visualizar ainda, portanto clique sobre **Avançar** para obter:



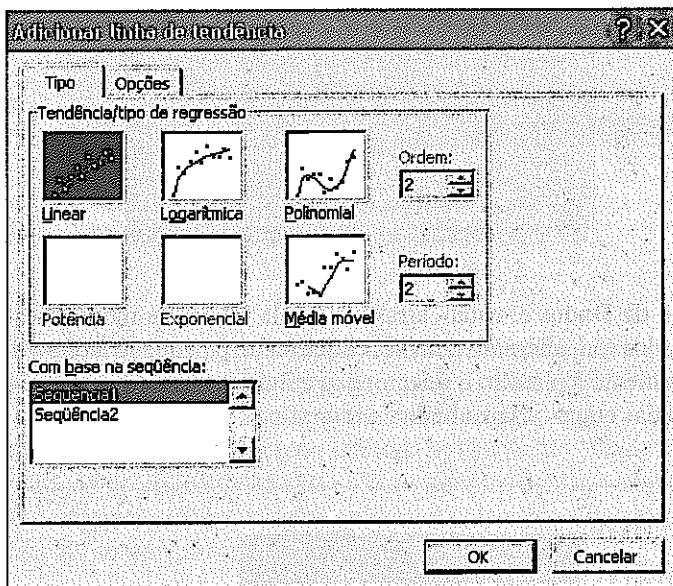
Clique sobre **Intervalo de Dados** e, então, arraste a janela inteira de modo a visualizar a planilha e selecionar a faixa de dados (ou, alternativamente, clique sobre o pequeno ícone à direita em **Intervalo de Dados** para ir diretamente à planilha); selecione as células contendo os dados (células B4 e C13); e prossiga com o resto das etapas. O resultado é um gráfico semelhante a este:



Ele não está muito interessante! Podemos melhorá-lo bastante, personalizando o tracejado, adicionando títulos etc. Para fazer isso, podemos clicar com o botão direito do mouse sobre qualquer característica do gráfico (p. ex., um ponto de dado) para abrir um menu de opções, também usar o item **Formatar...** Gráfico do menu ou, ainda, os ícones da barra de ferramentas de Gráfico, para chegar a algo como:



Acabamos de criar um gráfico básico x - y : o *Excel* pode criar tipos sofisticados de gráficos tais como barras, pizza, radar, e superfície. Além disso, o gráfico pode ser usado para ajustar uma curva a dados experimentais. Não faremos isso aqui, mas o procedimento envolve: traçar o gráfico x - y dos dados; clicar com o botão direito do mouse sobre um ponto qualquer da curva para obter um menu que inclui **Adicionar Linha de Tendência...**; selecionar este item (que faz aparecer uma janela como a mostrada a seguir); escolher o tipo de curva (**Linear**, **Logarítmica** etc.), e especificar opções na janela de **Opções**; clicar **OK** e observar os resultados.



Concluímos aqui a nossa introdução básica. À medida que você usar o *Excel*, descobrirá muitos recursos interessantes que atenderão suas necessidades. O item de Ajuda no menu e o ícone Assistente do Office na barra de ferramentas podem auxiliá-lo na descoberta desses recursos. Mencionaremos, ainda, um recurso final para ilustrar a utilidade de alguns deles. Já realizamos o procedimento de copiar e colar uma fórmula de uma célula única para uma coluna usando as técnicas convencionais de copiar e colar do Windows. O *Excel* tem um “atälho” adicional conveniente para isso: Simplesmente clique uma vez sobre a célula a ser copiada, em seguida move o cursor (sem clicar) sobre o canto inferior direito da célula até que o ponteiro do *Excel* mude para (+) (uma cruz em negrito e não uma cruz cheia!); você pode, então, pressionar o botão esquerdo do mouse e arrastar para baixo uma coluna (ou um bloco de células) para imediatamente copiar o conteúdo da célula. Mesmo que você tenha duas ou mais células com conteúdos que formam uma seqüência (p. ex., 12, 24, ou Jan, Fev), você pode selecioná-las e mover o cursor para o canto inferior direito para obter a cruz (+) e, finalmente, arrastar para baixo ou de lado; o *Excel* preencherá as células marcadas com a cópia da seqüência (p. ex., 36, 48,...etc., ou Mar, Abr,...etc!).

FERRAMENTAS MAIS AVANÇADAS

O *Excel* possui várias ferramentas mais avançadas. Vamos considerar algumas delas: *Atingir Meta*, *Solver*, uso de macros, e criação de funções personalizadas.

Atingir Meta e Solver

Muitos problemas de engenharia acabam em uma equação ou em equações a serem resolvidas. Em alguns casos, como a equação ou equações não têm solução direta (analítica), precisamos usar técnicas numéricas para obter uma solução aproximada. P. ex., suponha que desejamos resolver a seguinte equação para x :

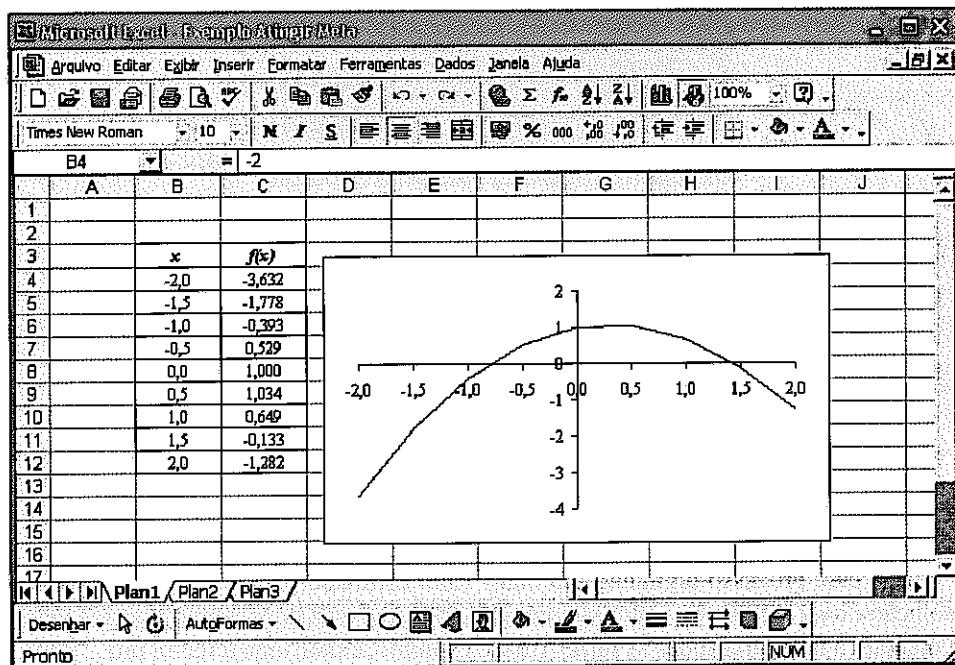
$$e^{\frac{x}{2}} = x^2 \quad (H.3)$$

Não podemos resolvê-la explicitamente para x . No entanto, podemos fazer sucessivas estimativas para x até convergir para uma solução, ou podemos usar um dos diversos métodos clássicos para convergir para uma solução de um modo mais sistematizado. A maioria das calculadoras científicas, e certamente todas as planilhas de cálculo, incluindo o *Excel*, também têm técnicas de solução construídas internamente.

Para usar a ferramenta *Atingir Meta do Excel*, precisamos primeiramente converter a Eq. H.3 em uma função cuja raiz queremos encontrar:

$$f(x) = e^{\frac{x}{2}} - x^2 \quad (H.4)$$

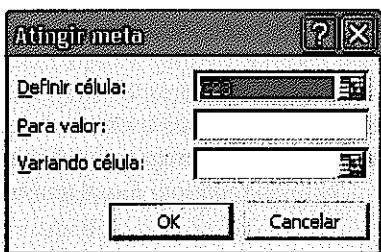
O problema torna-se, então, encontrar a raiz (ou raízes) de $f(x)$. Embora não seja necessário para o uso de *Atingir Meta*, o melhor procedimento é traçar primeiro um gráfico da função sobre uma faixa de valores de x para ver os locais das raízes. Após algumas tentativas com faixas de x , obteremos usando o *Excel*,



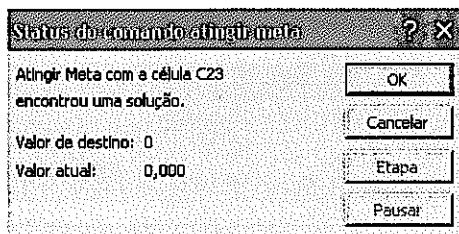
Pelo gráfico, existem raízes aproximadamente em $x = -0,8$ e $x = 1,4$. Queremos respostas mais exatas, no entanto. Para usar *Atingir Meta*, construa uma outra tabela contendo um único par de valores $x, f(x)$.

	A	B	C	D
20				
21				
22		x	$f(x)$	
23		0,0	1,000	
24				

Note que a célula B23 contém 0,0, uma estimativa inicial arbitrária da raiz, e a célula C23 contém a fórmula `=EXP(B23/2) - B23^2`. *Atingir Meta* é acessado usando o item do menu **Ferramentas... Atingir Meta...**, que faz aparecer a seguinte caixa de diálogo:



Esta caixa de diálogo é quase auto-explicativa: No espaço de **Definir célula** deve entrar a referência da célula da equação para a qual desejamos encontrar uma raiz (C23); clique sobre o espaço de **Para valor** e digite 0; clique sobre o espaço de **Variando célula** e, em seguida, sobre a célula de x , cujo valor queremos variar para encontrar a raiz (nesse exemplo, B23); clique **OK**. Se o *Excel* puder encontrar a raiz, uma pequena janela como esta aparece:



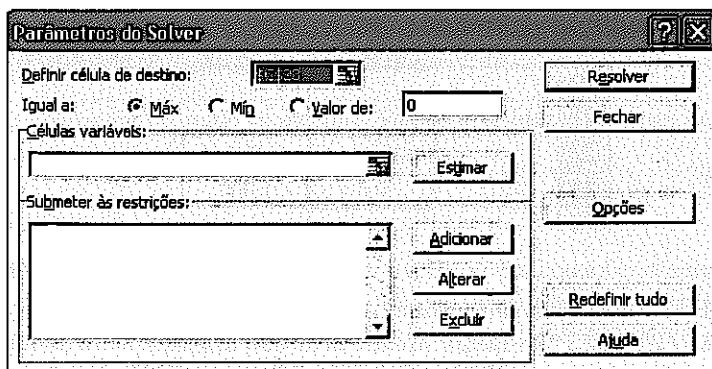
e, nesse exemplo, temos:

	A	B	C
20			
21			
22		x	$f(x)$
23		-0,8	0,000
24			

Podemos repetir esse processo digitando um outro valor estimado para x (tente 1) para encontrar a segunda solução ($x = 1,4296$). Ao usar esse método, você às vezes deve tentar diversos valores estimados de maneira a encontrar todas as raízes (nesse exemplo, existe uma terceira raiz... você é capaz de encontrá-la?) — e, é claro, como todo método matemático, às vezes ele simplesmente falha.

Note que podemos usar também *Atingir Meta* para encontrar um x para o qual $f(x)$ atinge um valor dado. P. ex., qual valor de x faz $f(x) = 2$?

Atingir Meta é fácil e rápido. Uma ferramenta mais poderosa é *Solver*, acessada usando o item do menu **Ferramentas...Solver...** onde aparece a seguinte caixa de diálogo:



Assim como para *Atingir Meta*, podemos também selecionar uma célula de x que permitirá ao *Excel* variar seu valor de modo a fazer com que a célula da fórmula conectada $f(x)$ atinja a um certo valor — porém, podemos fazer muito mais! Podemos

- ✓ Encontrar o mínimo ou máximo de $f(x)$.
- ✓ Encontrar as raízes (ou qualquer outro valor) de uma função de mais de uma variável, p. ex., $f(x,y)$, $f(x,y,z)$ etc.
- ✓ Fazer tudo acima aplicando restrições, p. ex., para $x > 2$ e $y < x^2$.

A janela é bem auto-explicativa, de modo que não entraremos em detalhes sobre ela. Demonstraremos seu uso encontrando o máximo de nossa função $f(x)$ na Eq. H.4, cujo gráfico já foi apresentado. No espaço de **Definir célula de destino** deve entrar a referência da célula da equação C23; em **Igual para selecione Max**; clique sobre o espaço de **Células Variáveis** e, em seguida, sobre a célula B23; clique sobre **Resolver**. O *Excel* fornece então:

	A	B	C	D
20				
21				
22		x	$f(x)$	
23		0,3	1,072	
24				

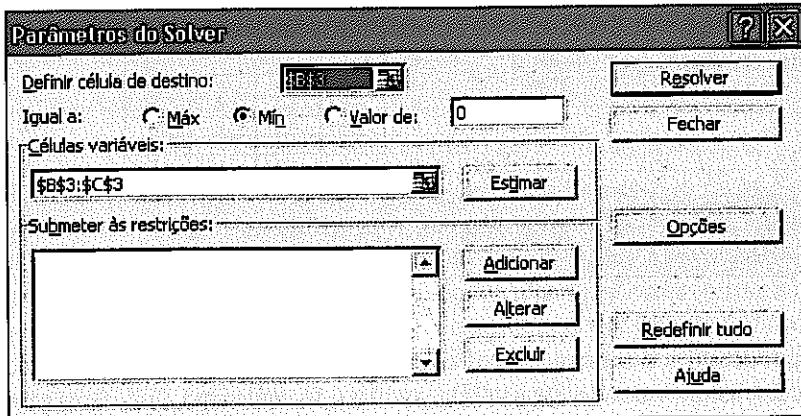
Finalmente, vamos considerar um exemplo de duas variáveis:

$$f(x, y) = x^2 - 6x + y^2 - 5$$

Suponha que desejamos encontrar o mínimo desta função. Podemos abrir uma nova planilha com células para x e y (valores iniciais estimados em 0) e com uma célula de fórmula (na planilha a seguir a fórmula é $=B3^2 - 6*B3+C3^2 - 5$):

	A	B	C	D	E
1					
2		x	y	$f(x, y)$	
3		0,0000	0,0000	-5,000	
4					

Agora, tudo que precisamos fazer é usar o *Solver* com as seguintes informações:



A solução é que $f(x, y)$ tem um valor mínimo de -14 para $x = 3$ e $y = 0$.

Macros

Uma macro nada mais é do que um conjunto de instruções para automatizar uma sequência de ações no *Excel* (ou no *Word*, ou em vários outros aplicativos). Ilustraremos o uso de macros considerando um exemplo um pouco mais complicado, mas muito útil no contexto: Criaremos uma planilha de trabalho que pode ser facilmente usada para avaliar numericamente uma integral definida. A fórmula da Regra de Simpson será usada como aproximação da integral definida:

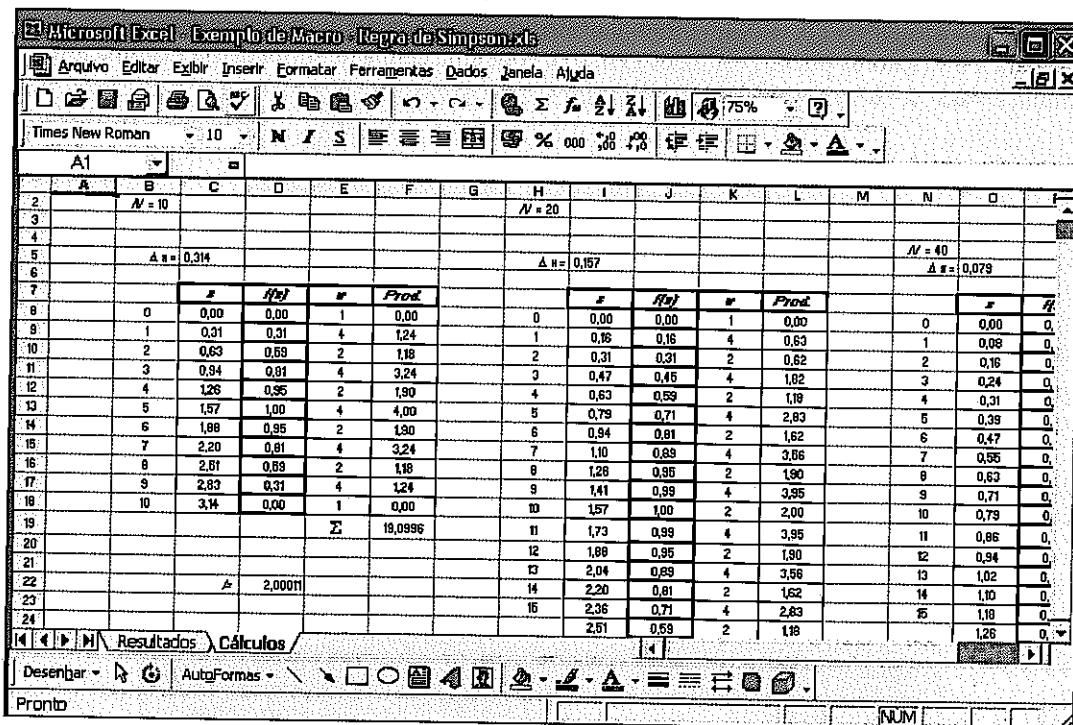
$$I = \int_a^b f(x) dx \approx \frac{\Delta x}{3} [f(x_0) + 4f(x_1) + 2f(x_2) + 4f(x_3) + 2f(x_4) + \cdots + 4f(x_{N-1}) + f(x_N)] \quad (\text{H.5})$$

onde N (que deve ser par) é o número de segmentos de tamanho $\Delta x = \frac{(b-a)}{N}$, que corresponde ao tamanho da divisão do intervalo $(b-a)$, e $x_0 = a$ com $x_{i+1} = x_i + \Delta x$, levando a $x_N = b$. Dentro de limites, a exatidão da avaliação aumenta com N . Para uma boa verificação, gostaríamos que a planilha de trabalho avaliasse automaticamente a integral para $N = 10, 20, 40$ e 60 segmentos.

Antes de automatizar essa tarefa com uma macro para uso com uma integral arbitrária, vamos ver, desde o início como criar tal planilha para uma integral específica. Suponha que queiramos avaliar numericamente o seguinte:

$$I = \int_0^\pi \sin(x) dx \quad (\text{H.6})$$

É óbvio que podemos facilmente avaliar esta integral analiticamente e encontrar $I = 2$; este valor será usado para testar se a planilha de trabalho está funcionando ou não. A seguinte imagem da planilha mostra os cálculos para $N = 10$, e parte dos cálculos para os outros valores de N :



Vamos discutir em detalhes a construção dos cálculos para $N = 10$ (os outros são muito similares). Na célula C4 é calculado o valor de Δx : a célula contém a fórmula $=\text{pi}() / 10$. O primeiro valor de x é gerado entrando com o limite inferior de integração (0), e os outros valores de x são criados com fórmulas que adicionam Δx a cada valor anterior de x ; p. ex., a célula C8 tem $=\text{C7}+\$C\4 . A coluna de $f(x)$ contém a fórmula do integrando, admitindo que x está na célula à esquerda imediata; p. ex., a célula D7 contém $=\text{sen}(\text{C7})$. A coluna de w contém os “pesos” 1, 4, 2, 4, 2...4, 1 usados na Eq.

H.5, e a coluna de *Prod.* contém os produtos das colunas de $f(x)$ e de w (p. ex., a célula F7 contém a fórmula $=D7*E7$). Agora precisamos somar a coluna *Prod.*, mostrada na célula F18 (que contém a fórmula $=SOMA(F7:F17)$), e isto é a série entre colchetes na Eq. H.5. Finalmente, a integral I é dada na célula D21 (ela contém a fórmula $=C4/3*F18$). O valor obtido para a integral, 2,00011, é muito próximo do valor exato 2.

Todo esse procedimento necessita ser feito para os outros cálculos, para $N = 20, 40$ e 60 (com mudanças óbvias, tais como o cálculo de Δx). Seus quatro valores de I para a Eq. H.6 devem concordar muito bem com o valor exato (2).

Agora desejamos modificar a pasta de trabalho para que possamos avaliar outras integrais (diferentes integrandos e limites de integração).

Primeiro, podemos organizar a pasta toda, guardando esses cálculos numa planilha de trabalho secundária “Calculations” (clique duas vezes no mostrador de títulos das planilhas para editar seu nome; clique e arraste o mostrador da planilha para movimentar a planilha de trabalho), e crie uma planilha amigável “Results” conforme mostrado a seguir:

1											
2		Integração da Regra de Simpson									
3											
4		Entre com a função a ser integrada (admita x imediatamente à esquerda)									
5											
6		0,00									
7											
8		entre com os limites inferior e superior									
9											
10		0,000									
11		3,142									
12											
13											
14		As integrais são:									
15		10 Intervalos 2,00011									
16		20 intervalos 2,00001									
17		40 intervalos 2,00000									
18		80 intervalos 2,00000									
19											
20											
21											

Nesta planilha, entramos com a fórmula para o integrando, admitindo que x está na célula à esquerda imediata (no presente caso $=sen(C6)$), e os limites inferior e superior de integração, conforme mostrado. A planilha *Calculations* deve ser modificada de maneira que Δx nos quatro locais seja agora calculado automaticamente a partir dos limites digitados na planilha *Results* (p. ex., a célula C4 contém agora $= (Results!D11-Results!D10) / 10$), e o primeiro valor de x em cada coluna é calculado a partir do limite inferior de integração (essas células contêm a fórmula $=Results!D10$).

A pasta de trabalho está, então, quase terminada. Para usá-la na avaliação da integral, devemos copiar a fórmula para $f(x)$ na célula C6 a partir da planilha *Results* e colá-la nas quatro colunas de $f(x)$ da planilha *Calculations*. Finalmente, as quatro células na planilha *Results* mostrando os resultados da integração contêm fórmulas para buscar esses resultados na planilha *Calculations* (p. ex., a célula F15 contém a fórmula $=Calculations!D21$). Se tudo estiver como planejado, as quatro avaliações aparecem conforme mostrado na figura anterior.

Levou um certo tempo, mas temos agora uma pasta de trabalho personalizada para avaliação numérica de integrais definidas! A pasta é muito fácil de ser usada na avaliação de uma integral. Basta seguir estas etapas:

1. Entrar com a fórmula do integrando na célula D6 da planilha *Results*, admitindo que x vai estar à esquerda imediata.
2. Entrar com os limites inferior e superior.
3. Copiar a fórmula na célula D6 para as quatro colunas de $f(x)$ na planilha *Calculations*, e retornar para a planilha *Results* para ver as respostas.

Você pode verificar se esse procedimento funciona corretamente, tentando avaliar a seguinte integral:

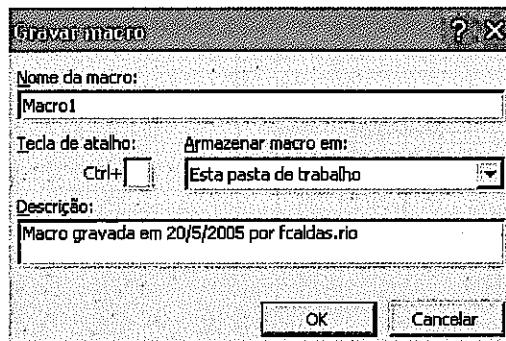
$$I = \int_0^1 x^2 e^x dx$$

Você deve obter os seguintes resultados (o resultado exato é $e - 2 = 0,71828$):

10 segmentos: 0,71830
 20 segmentos: 0,71828
 40 segmentos: 0,71828
 60 segmentos: 0,71828

Agora estamos prontos (finalmente!) para ver como se usa uma macro para automatizar esse procedimento. As etapas 1 e 2 são diretas, mas a etapa 3, envolvendo várias ações de copiar e colar de uma planilha para outra, é tediosa e sujeita a erro. Podemos *automatizar* essa etapa criando algum código em *Visual Basic*. Se você está familiarizado com o *Visual Basic*, pode escrever seu próprio código, mas o *Excel* tem um aplicativo interno de gravação de macro que gerará o código para você. A idéia é que você acesse o modo de gravação de macro, em seguida implemente *exatamente* as ações que deseja gravar para realizar a tarefa e, finalmente, saia do modo de gravação. Vamos fazer isso então.

Acesse o item do menu **Ferramentas...Macro...Gravar Nova Macro...** para obter a seguinte janela:



Você pode digitar um nome para a macro (p. ex., *Integração*) e até mesmo atribuir uma tecla de atalho (tal como Ctrl + i), e clicar em OK em seguida. Você estará, então, em um modo de gravação de macro, como indicado no mostrador inferior à esquerda na tela:



Você deve ser cuidadoso agora, porque cada ação será gravada! Selecione a célula D6 sobre a planilha *Results* e copie (tente Ctrl + C); acione a planilha *Calculations*, selecione a coluna de $f(x)$ para $N = 10$ e cole (tente Ctrl + V); selecione cada uma das outras colunas de $f(x)$ e cole; para finalizar na planilha *Results*, clique sobre ela em uma célula conveniente, p. ex., a célula D10 do limite inferior. Interrompa a gravação, selecionando o item do menu **Ferramentas...Macro...Parar de Gravar...** Temos, enfim,

nossa macro! Seu código deve assemelhar-se à seqüência de comandos mostrados na figura a seguir (para vê-lo, use o item do menu **Ferramentas...Macro...Macros...**, selecione *Integração* e clique em *Editar*; feche a janela após a ação):

```
Sub Integrate()
'
'Integrate Macro
Macro recorded 12/6/02 by Philip J. Pritchard
'
'Keyboard Shortcut: Ctrl + i
'
    Range("D6").Select
    Selection.Copy
    Sheets("Calculations").Select
    ActiveWindow.SmallScroll ToRight: = -5
    Range("D7:D17").Select
    ActiveSheet.Paste
    Range("J7:J27").Select
    ActiveSheet.Paste
    Range("P7:P47").Select
    ActiveSheet.Paste
    ActiveWindow.SmallScroll ToRight: = 8
    Range("V7:V67").Select
    ActiveSheet.Paste
    Sheets("Results").Select
    Range("D10").Select
    Application.CutCopyMode = False
End Sub
```

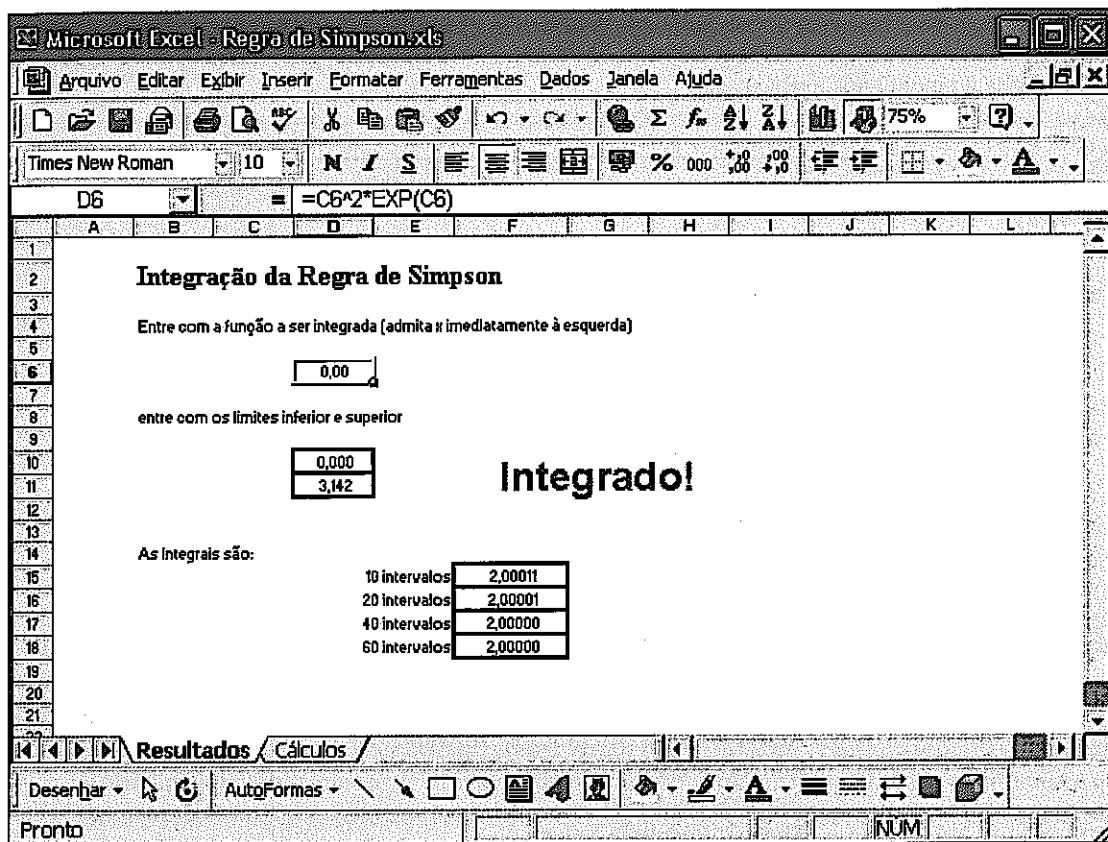
O código é quase auto-explicativo e mostra as etapas usadas para realizar nossa tarefa. Se você cometer um erro de procedimento, você pode simplesmente parar a gravação e usar o item do menu **Ferramentas...Macro...Macros...** onde a macro corrente pode ser excluída e uma outra reiniciada.

Como usar essa macro? Sempre que entramos com um novo integrando na célula D6 da planilha *Results*, podemos rodar a macro selecionando-a através do item do menu **Ferramentas...Macro...Macros...** e clicando em *Executar*. A macro fará automaticamente todas as ações de copiar e colar! Um procedimento mais conveniente é usar a combinação de teclas de atalho previamente atribuída para rodar a macro (o código criado roda sempre que Ctrl + i, nesse exemplo, é digitado). Uma idéia ainda melhor é criar um objeto tal como uma figura ou uma peça de texto do *WordArt* (clique os itens **Inserir...Objeto...** e escolha *WordArt*); nesse item, podemos então selecionar **Atribuir Macro...** e associar nossa macro ao objeto. Assim, sempre que você clicar sobre o objeto (p. ex., **INTEGRATE!**) a macro será executada!

Antes de finalizar esse exemplo, é importante acrescentar que podemos proteger as planilhas *Results* e *Calculations* (após desbloquear as células você estará apto a copiar e colar, ou a entrar com dados!) para impedir que um futuro usuário possa modificar ou causar danos às nossas planilhas e ao nosso código, ocultar linhas de grades etc., e obter no final algo como mostrado na imagem seguinte da planilha. Para usar essa planilha de trabalho, devemos seguir as seguintes etapas:

1. Entrar com a fórmula do integrando na célula D6, admitindo que x está à esquerda imediata.
2. Entrar com os limites inferior e superior.
3. Clicar sobre o ícone "Integrate!" (ou digitar as teclas de atalho, p. ex. Ctrl + i, se elas tiverem sido criadas).

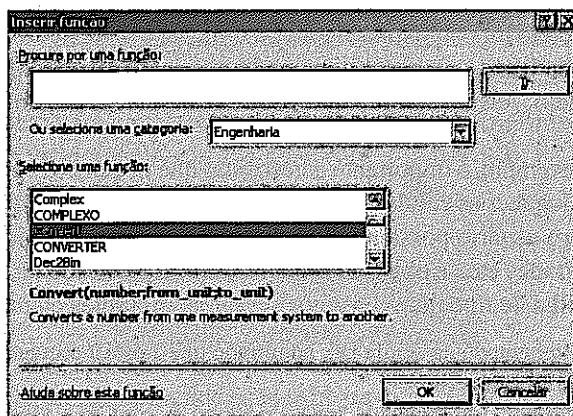
O usuário não precisa se preocupar com os procedimentos complicados de copiar e colar, e tem um integrador muito conveniente! A maioria das fórmulas é interpretada diretamente pela biblioteca do *Excel*, e as cópias e colagens necessárias são realizadas pela nossa macro.



Nesse exemplo, vimos como criar uma macro simples. O potencial das macros é óbvio — podemos incluir geração automática de gráficos, salvamento de arquivos, etc. — de fato, virtualmente, qualquer ação que você realize no *Excel* pode ser gravada e automatizada dentro de uma macro.

Funções Personalizadas

O *Excel* vem com uma biblioteca de funções úteis, incluindo muitas funções matemáticas, lógicas, de base de dados, e estatísticas. Para ver a lista de funções disponíveis, clique em **Inserir...Função...** (ou clique sobre o ícone **Colar Função** discutido anteriormente) para obter uma janela como a seguinte:



Note que nós deslocamos o cursor até funções de **Engenharia** (não disponível em algumas versões do *Excel*), onde a Microsoft decidiu implementar não só funções óbvias orientadas para engenharia,

tais como CONVERT (número, de_unidade, para_unidade) (para realizar conversões de unidades tais como lb para kg), mas também tarefas ligadas à matemática complexa e funções avançadas como as de Bessel — o grupo do *Excel Matemática e Trigonométrica* não contém esses dois últimos itens, mas traz outros igualmente avançados, tais como as funções hiperbólicas! Ao procurar por uma função do *Excel*, é uma boa idéia pesquisar na opção **Todas** para evitar uma falha acidental na busca de uma função disponível.

Mesmo com essa expressiva coleção de funções, haverá ocasiões em que você poderá querer definir a sua própria função. Isto pode facilmente ser realizado no *Excel*. Ilustraremos o método de definição de uma função personalizada, considerando o exemplo que se segue. Suponha que desejamos calcular o fator de atrito f para um problema de escoamento em tubo:

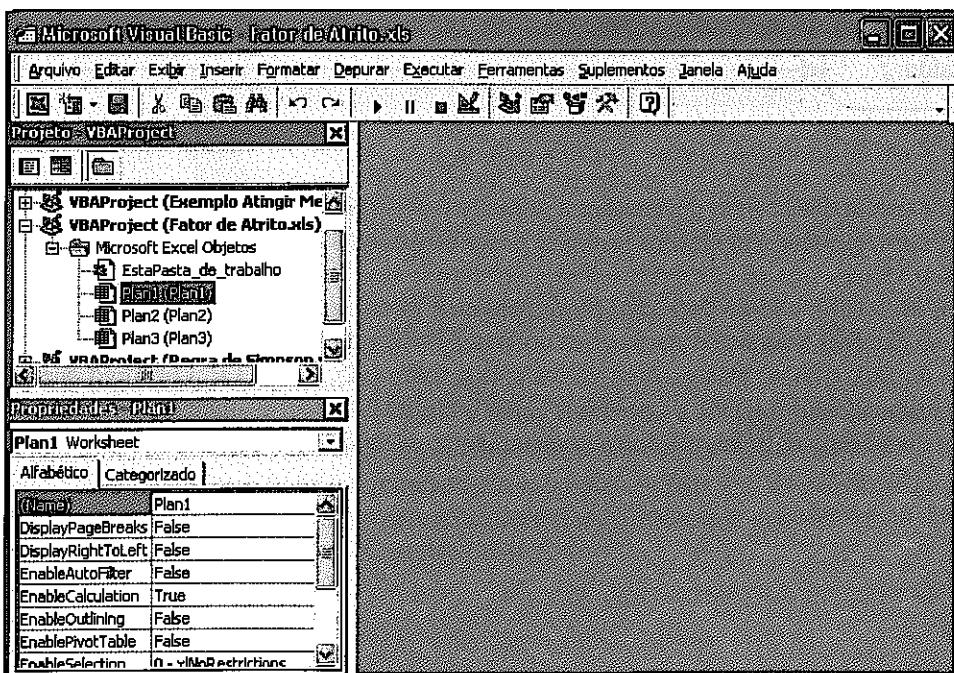
$$f = \frac{64}{Re} \quad Re < 2300 \quad (\text{Escoamento laminar}) \quad (\text{H.7a})$$

$$\frac{1}{\sqrt{f}} = -2,0 \log\left(\frac{\epsilon}{3,7} + \frac{2,51}{Re\sqrt{f}}\right) \quad Re \geq 2300 \quad (\text{Escoamento turbulento}) \quad (\text{H.7b})$$

onde ϵ é a rugosidade relativa do tubo e Re é o número de Reynolds do escoamento. Se $Re < 2300$, o cálculo é simples; para $Re \geq 2300$, temos um pequeno problema, porque f está implícito na Eq. H.7b. Para resolvê-lo, necessitamos iterar — dados ϵ e Re , estimamos um valor inicial para f (p. ex., 1) na expressão no lado direito do sinal de igualdade na equação e calculamos um novo valor de f no lado esquerdo. Este valor é realimentado no lado direito, e o processo de cálculo é repetido até atingir a convergência com a precisão desejada, p. ex., $\left| \frac{f_{\text{novo}} - f_{\text{anterior}}}{f_{\text{novo}}} \right| \leq 10^{-3}$ ou variação de $\pm 0,1\%$ em f .

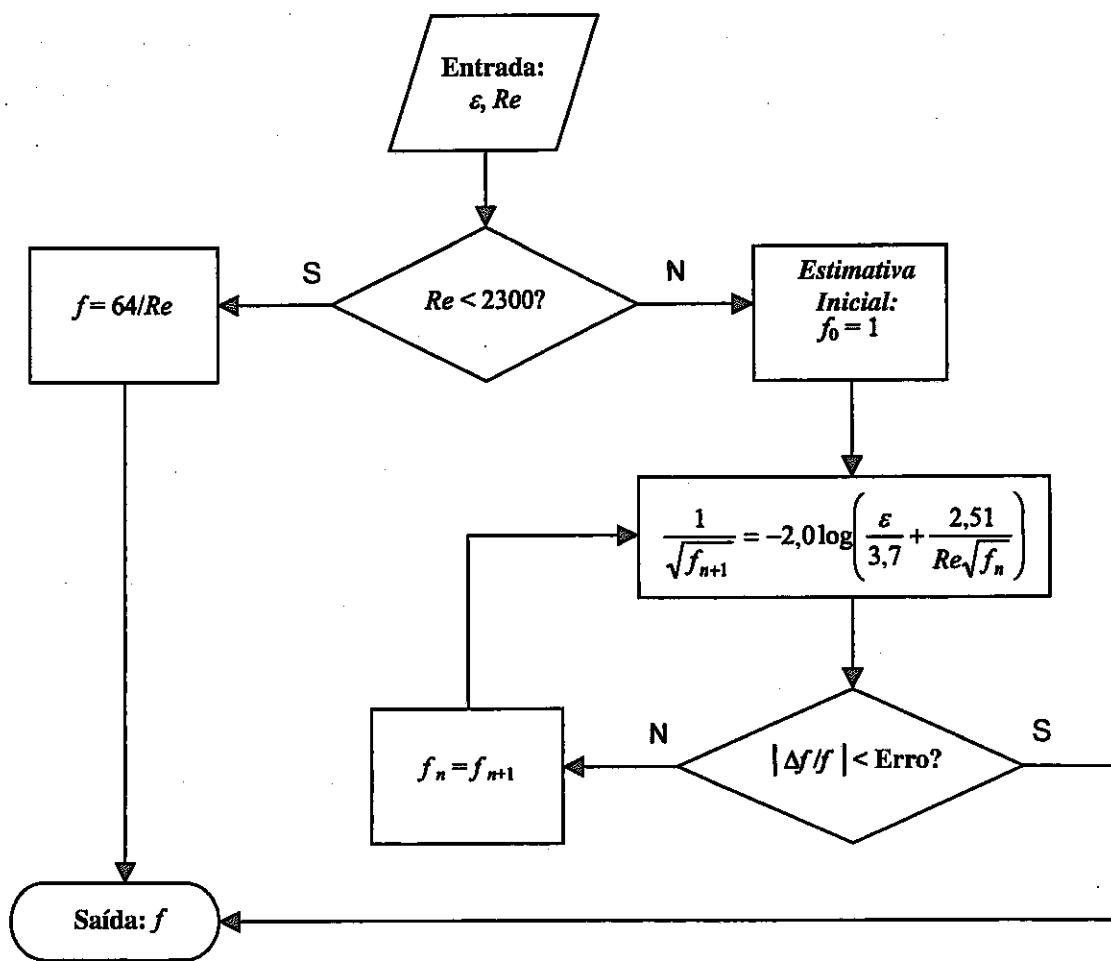
Vamos definir uma função no *Excel* que calcule f a partir de valores dados de ϵ e Re , usando a Eq. H.7a ou a Eq. H.7b conforme necessário. (Note que podemos simplesmente definir uma função que resolva a Eq. H.7b e, em seguida, usar uma célula contendo uma função If (Se) para decidir qual equação usar, porém é mais interessante definir uma função que incorpore ambas as equações automaticamente.)

No *Excel*, usamos seu editor de *Visual Basic* para escrever o código para uma função. Para acessá-lo, use o item do menu **Ferramentas...Macro...Editor do Visual Basic** para obter uma janela semelhante a esta:



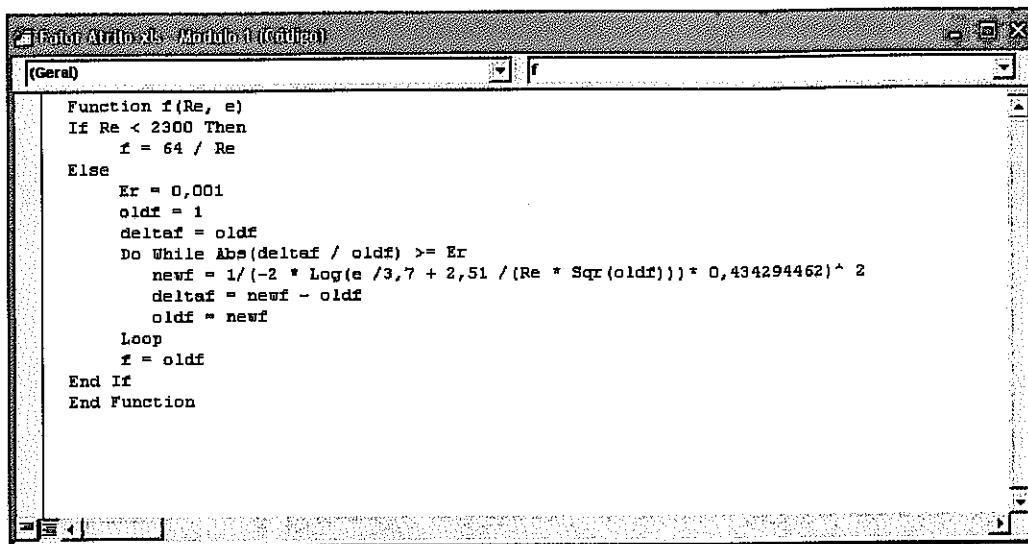
Note que sua janela pode ser ligeiramente diferente, mostrando mais ou menos *subjanelas* — você pode tornar uma subjanela visível ou não usando o item **Exibir** do menu. Você pode não ter uma subjanela **Módulo** visível — se não tiver, crie um módulo (uma área de armazenamento para o código) usando o item do menu **Inserir...Módulo**.

Agora precisamos criar o código para calcular f a partir da Eq. H.7a ou H.7b. Um possível fluxograma para a lógica dos cálculos é:



Note que existem duas caixas de decisão: a primeira é óbvia; a segunda envolve teração na Eq. H.7b até que a convergência seja alcançada. Neste caso, deixaremos iterar até que a variação em f seja inferior a 0,1%.

Vamos escrever o código de *Visual Basic* para esse fluxograma. Nessa introdução, não podemos discutir em detalhes a sintaxe e a gramática do *Visual Basic* que devemos usar para realizar as tarefas descritas no fluxograma, mas existem vários textos sobre isso, p. ex., [3]. O código que necessitamos é apresentado em seguida, e você pode então transcrevê-lo para a subjanela de módulo (observe que, quando a primeira linha é digitada, o mostrador contendo **Declaração** muda para **f**, nossa nova função):



```

FatorAtrito.xls - Módulo 1 (Codigoo)
(Geral)

Function f(Re, e)
If Re < 2300 Then
    f = 64 / Re
Else
    Er = 0,001
    oldf = 1
    deltaf = oldf
    Do While Abs(deltaf / oldf) >= Er
        newf = 1/(-2 * Log(e / 3,7 + 2,51 / (Re * Sqr(oldf))) * 0,434294462)^2
        deltaf = newf - oldf
        oldf = newf
    Loop
    f = oldf
End If
End Function

```

O código funciona da seguinte maneira:

- ✓ Primeiramente realiza o teste do número de Reynolds.
- ✓ Se $Re < 2300$, calcula f a partir da Eq. H.7a e vai para o final da função.
- ✓ Se $Re \geq 2300$, vai para a linha de **Else** e define o erro (**Er**) e os valores iniciais para f_n (**oldf**) e Δf (**deltaf**), o erro entre sucessivos valores de f . Entre as linhas de **Do While** e de **Loop**, iteragimos para convergir para um valor mais exato de f . Para cada iteração:
 - o Calcula um valor para f_{n+1} (**newf**) a partir do valor corrente de f_n e dos valores de Re e e (representados por **Re** e **e**, respectivamente). [Note que multiplicamos o logaritmo por 0,434294462, porque o *Visual Basic* trata Log como um log natural, de modo que convertemos para a base 10 multiplicando por $\log(10)/\ln(10)$.]
 - o Em seguida, calcula a variação Δf (**deltaf**) no valor de f , e atualiza o valor de f .
 - o Finalmente, retorna para a linha do **Do While** para realizar o teste de convergência: Se $|\Delta f/f| \geq 0,1\%$, repete a iteração; se $|\Delta f/f| < 0,1\%$, finaliza a iteração e sai com o valor de f .

Podemos, agora, fechar a janela do *Visual Basic* e retornar para a planilha. Temos, então, uma nova função f que calcula a Eq. H.7a ou a Eq. H.7b de acordo com o número de Reynolds! Podemos testar a função para escoamentos laminar ($Re < 2300$) e turbulento ($Re \geq 2300$), p. ex., algo como:

A	B	C	D	E
1				
2	Fator Atrito			
3				
4				
5		<i>Re</i>	<i>e/D</i>	<i>f</i>
6	1000	0,01	0,064	
7	3000	0,01	0,0519	
A.				

O procedimento que acabamos de delinear mostrou como criar uma função do usuário no *Excel*. Demonstramos isso com uma função ligeiramente complicada — Eqs. H.7a e H.7b, com duas rami ficções de decisão necessárias — mas o procedimento pode obviamente ser usado para definir fun ções mais simples ou outras de extrema complexidade.

REFERÊNCIAS

1. Gottfried, B. S., *Spreadsheet Tools for Engineers*. New York: McGraw-Hill, 2000.
2. Bloch, S. C., *Excel for Engineers and Scientists*. New York: John Wiley, 1999.
3. McKeown, P. G., and C. A. Piercy, *Learning to Program with Visual Basic*, 2nd ed. New York: John Wiley, 2001.

RESPOSTAS PARA OS PROBLEMAS SELECIONADOS

Capítulo 1

- 1.3 $m = 12,4 \text{ lbm}$
 1.5 $V = 0,119 \text{ m}^3, D = 0,610 \text{ m}$
 1.6 $m = 61,2 \text{ lbm}; 27,8 \text{ kg}$
 1.8 $\rho = 0,0765 \text{ lbm/ft}^3, u_\rho = \pm 0,348\%$
 1.9 $\rho = 1,39 \text{ kg/m}^3, u_\rho = \pm 0,238\%$
 1.10 $\rho = 1130 \pm 21,4 \text{ kg/m}^3$
 $\text{SG} = 1,13 \pm 0,214$ (20 por 1)
 1.11 $u_m = \pm 1,60\%, \pm 0,267\%$
 1.12 $\rho = 930 \pm 27,2 \text{ kg/m}^3$ (20 por 1)
 1.13 $\rho = 1260 \pm 28,9 \text{ kg/m}^3$
 $\text{SG} = 1,26 \pm 0,0289$ (20 por 1)
 1.16 $\mu = 1,005 \times 10^{-3} \text{ N} \cdot \text{s/m}^2;$
 $u_\mu = 0,61\%$
 1.17 $u_a = \pm 4,10\%$
 1.18 $\delta x = \pm 0,158 \text{ mm}$
 1.19 $\delta D = \pm 0,00441 \text{ in}$
 1.20 $H = 57,7 \pm 0,548 \text{ ft}$
 1.21 $u_v = \pm 10,9\%$
 1.22 $t = 3 \text{ W/gk}$
 1.23 $s = 2,05 \text{ W}^2/\text{gk}^2$
 1.24 $V_{\max} = 0,798 \text{ m/s}; t = 3,84 \text{ s}$
 1.25 $d = 0,074 \text{ mm}$
 1.26 $V_{\max} = 56,8 \text{ m/s}, V_{100} = 38,3 \text{ m/s}$
 1.27 $V_0 = 37,7 \text{ m/s}, \theta_0 = 21,8^\circ$
 1.30 1 psi = 6,89 kPa
 1 litro = 0,264 gal
 1 lbf · s/ft² = 47,9 N · s/m²
 1.31 1 m²/s = 10,7 ft²/s
 100 W = 0,134 hp
 1 kJ/kg = 0,43 Btu/lbm
 1.32 SG = 13,6, $v = 7,37 \times 10^{-5} \text{ m}^3/\text{kg}$
 $\gamma_E = 847 \text{ lbf/ft}^3, \gamma_M = 144 \text{ lbf/ft}^3$
 1.33 1 in³/min = 273 mm³/s
 m³/s = 15860 gal/min
 L/min = 0,264 gal/min
 1.34 32 psi = 2,25 kgf/cm²
 1.35 $N_{S_{ca}} = 4,06$
 1.37 $W = 77 \text{ lbf}, V = 1,24 \text{ ft}^3$

Capítulo 2

- 2.3 $y = cx^{-bla}$
 2.4 $y = cx^{-bla}$
 2.5 $xy^2 = c$
 2.9 $x = y/3; t = 2 \text{ s}$
 2.10 $xy = 2$
 2.11 $y = \sqrt{c - bx/at}$
 2.12 $xy = 8$
 2.13 $y - y_0 = (B/2A^2)(x - x_0)^2$
 2.22 $y = (x^2/4) + 4; (4, 8); (5, 10, 25)$
 2.23 $x = (y^2/4) - 3; (6, 6); (1, 4)$
 2.24 (2,8; 5), (3, 3)
 2.25 (5,67; 3,00); (3,58; 3,25)
 2.28 $b = 1,53 \times 10^{-6} \text{ kg/m} \cdot \text{s} \cdot \text{K}^{1/2}; S = 101,9 \text{ K}$
 2.29 $\tau_{yx} = -1,83 \text{ N/m}^2$; Mais x
 2.30 $F = 0,228 \text{ N}$; Direita
 2.32 $a = -0,491 \text{ ft/s}^2$
 2.33 $\tau_{yx} = 0,277 \text{ lbf/ft}^2$; x positivo
 2.34 $F = 17,1 \text{ lbf}$
 2.35 $V = 34,3 \text{ ft/s}$
 2.36 $F_b = \mu VA/h; V = (mgh/\mu A)(1 - \exp[-\mu AT/(M + m)h]); \mu = 1,29 \text{ N} \cdot \text{s/m}^2$
 2.37 $F_b = \mu Ua^2/h; t = 3,0h/\mu a^2$
 2.38 $a_0 = 4,91 \text{ m/s}^2$
 $U = (g \sen \theta md/\mu A)(1 - \exp(-\mu AT/md));$
 $\mu = 0,27 \text{ N} \cdot \text{s/m}^2$
 2.39 $F = 2,83 \text{ N}$
 2.41 $\mu = 8,07 \times 10^{-4} \text{ N} \cdot \text{s/m}^2$
 2.42 $\mu = 0,0208 \text{ N} \cdot \text{s/m}^2$
 2.43 $\mu = 0,0159 \text{ N} \cdot \text{s/m}^2$
 2.44 $t = 4 \text{ s}$
 2.46 $\omega_{\max} = 2,63 \text{ rad/s}; t = 0,671 \text{ s}$
 2.47 $\mu = 0,202 \text{ N} \cdot \text{s/m}^2$
 2.49 $\dot{\gamma} = \omega/\theta; T = 2\pi R^3 \tau_{yx}/3$
 2.50 $k = 0,0449; n = 1,21;$
 $\mu = 0,191 \text{ N} \cdot \text{s/m}^2; 0,195 \text{ N} \cdot \text{s/m}^2$
 2.51 $T = \pi \mu \Delta \omega R^4/2a; \mathcal{P} = \pi \mu \omega_0 \Delta \omega R^4/2a;$
 $s = 2Ta/\pi \mu R^4 \omega_0; \eta = 1 - s$
 2.53 $u = 0,277\%$

2.54 $\tau = \mu \omega z \tan \theta/a$; $T = 0,0206 \text{ N} \cdot \text{m}$

2.55 $T = \frac{2\pi\mu\omega R^4}{h} \left(\frac{\cos^3 \alpha}{3} - \cos \alpha + \frac{2}{3} \right)$

2.57 $\Delta p = 2,91 \text{ kPa}$

2.61 $\Delta\rho/\rho_0 = 0,453\%$

Capítulo 3

3.1 $m = 62 \text{ kg}$; $t = 22,3 \text{ mm}$

3.2 $\Delta h = 6,72 \text{ mm Hg}$; $\Delta z = 173 \text{ m}$

3.4 $z = 2980 \text{ m}$; $\Delta z = 1480 \text{ m}$

3.5 $F = 21,9 \text{ N}$

3.6 $F = 2620 \text{ lbf}$; $T = 14,4 \text{ lbf}$

3.7 $SG = 1,75$ (Merriam Azul); $p_1 = 0,89 \text{ psi}$; $p_u = 0,509 \text{ psi}$

3.8 $\Delta p = 972 \text{ kPa}$; $\rho_{\text{cubo}} = 991 \text{ kg/m}^3$

3.9 $p_{\text{fria}} = 316 \text{ kPa}$ (abs);
 $p_{\text{quente}} = 254 \text{ kPa}$ (manométrica)

3.10 $D = 15,8 \text{ mm}$

3.12 $\Delta\rho/\rho_0 = 4,34\%; 2,14\%$

3.14 $p = 6,39 \times 10^3 \text{ N/m}^2$; $h = 43,6 \text{ mm}$

3.15 $p = 3,48 \text{ kPa}$ (manométrica);
 $p = 123 \text{ kPa}$ (manométrica)

3.16 $p = 128 \text{ kPa}$ (manométrica)

3.17 $H = 17,8 \text{ mm}$

3.18 $p_1 - p_2 = 59,5 \text{ Pa}$

3.19 $h = 42,8 \text{ mm}$

3.20 $H = 30,0 \text{ mm}$

3.21 $p_a = 1,18 \text{ psig}$

3.22 $SG = 0,900$

3.23 $p = 24,7 \text{ kPa}$ (manométrica); $h = 0,116 \text{ m}$

3.24 $p_A - p_B = 1,64 \text{ psi}$

3.25 $l = 1,6 \text{ m}$

3.26 $L = 27,2 \text{ mm}$

3.27 $l = 0,546 \text{ m}$

3.28 $h = 1,11 \text{ in}$

3.29 $\theta = 12,5^\circ$; $s = 5,0$

3.30 $\theta = 11,1^\circ$

3.31 $h = 7,85 \text{ mm}$; $s = 0,308$

3.32 $p_{\text{atm}} = 14,0 \text{ psi}$

3.33 $l = 0,316 \text{ m}$

3.34 $\Delta h = 38,1 \text{ mm}$; $67,9 \text{ mm}$

3.35 $D = 9,3 \text{ mm}$

3.39 $\Delta z = 89,0 \text{ mm}$; $\Delta z = 1440 \text{ m}$

3.40 $\rho = 0,00332 \text{ kg/m}^3$

3.41 $p = 57,5 \text{ kPa}$; $p = 60,2 \text{ kPa}$

3.43 $F_L = 14,7 \text{ kN}$; $F_L = 52,7 \text{ kN}$

3.44 $F_R = 25,7 \text{ kN}$, $y' = 1,86 \text{ m}$; $F_R = 71,5 \text{ kN}$, $y' = 1,78 \text{ m}$

3.45 $F_R = 376 \text{ N}$; $y' = 0,3 \text{ m}$

3.46 $F_A = 366 \text{ kN}$

3.47 $W = 15,800 \text{ lbf}$

3.49 $F = 2\rho g R^3/3$; $y' = 3\pi R/16$

3.50 $F_D = 32,9 \text{ N}$

3.51 $F = 1,82 \times 10^6 \text{ lbf}$;
 $\vec{F}_H = (1,76\hat{i} + 3,04\hat{j})10^6 \text{ lbf}$

3.52 $F_R = 552 \text{ kN}$; $(x', y') = (2,5; 2,0) \text{ m}$

3.54 $F = 33,3 \text{ kN}$; $D \approx 7,3 \text{ mm}$

3.55 $F_{AB} = 1800 \text{ lbf}$

3.56 $D = 2,60 \text{ m}$

3.57 $F_A = 32,7 \text{ kN}$

3.58 $d = 2,66 \text{ m}$

3.59 $SG = 0,542$

3.61 (a) $F_V = 73,9 \text{ kN}$; $x' = 1,06 \text{ m}$

(b) $F_{A_H} = 34,8 \text{ kN}$ (c) $F_{A_V} = 30,2 \text{ kN}$

3.62 (a) $F_V = 7,63 \text{ kN}$; Momento = $3,76 \text{ kN} \cdot \text{m}$

(b) $F_{A_H} = 5,71 \text{ kN}$

3.63 $F_{R_V} = 2,19 \text{ kN}$; $x' = 0,243 \text{ m}$

3.64 $F_{R_V} = \rho g w \pi R^2/4$; $x' = 4R/3\pi$

3.65 $F_V = 1,05 \text{ MN}$; $x' = 1,61 \text{ m}$

3.66 $F_{R_V} = 17,100 \text{ lbf}$; $x' = 2,14 \text{ ft}$

3.67 $F_B = 82,4 \text{ kN}$

3.68 $F_R = 1,83 \times 10^7 \text{ N}$; $\alpha = 19,9^\circ$

3.69 $F_R = 370 \text{ kN}$; $\alpha = 57,6^\circ$

3.70 $F_R = 557 \text{ kN}$; $\alpha = 48,3^\circ$

3.71 $M/L = \rho R^2[1 + 3\pi/4]$, $F/L = \rho g R^2/2$

3.72 $F_V = 2,48 \text{ kN}$; $x' = 0,642 \text{ m}$;
 $F_H = 7,35 \text{ kN}$; $y' = 0,217 \text{ m}$

3.73 $F_V = 1,55 \text{ kN}$; $x' = 0,120 \text{ m}$

3.74 $W = 4\rho g L(H - d)^{3/2}/3\sqrt{a}$

3.75 $SG = \cos^{-1}(1 - \alpha) + (\alpha - 1)\sqrt{2 - \alpha}/\pi$

3.76 $M = 631 \text{ kg}$

3.77 $F_R = 284 \text{ kN}$; $\alpha = 34,2^\circ$

3.78 $\gamma_s = 51,2 \text{ lbf/ft}^3$; $h_G = 0,223 \text{ ft}$

3.79 $h = 177 \text{ mm}$

3.81 $SG = SG_{\text{H}_2\text{O}} W_w/(W_w - W_{\text{líquido}})$

3.83 $V = 2,52 \times 10^{-3} \text{ m}^3$; seis pesos

3.84 $F_B = 8,02 \times 10^{-11} \text{ N}$;

$V = 0,344 \text{ mm/s}$

3.86 As afirmativas são válidas; a sustentação é aumentada em 45%

3.87 $D = 116 \text{ m}$; $M = 703 \text{ kg}$

3.88 $D = 82,7 \text{ m}$; $M = 637 \text{ kg}$

3.89 $\theta = 23,8^\circ$

3.91 $x = 1,23 \text{ ft}$; $F = 1,5 \text{ lbf}$

3.93 $SG > 0,70$

3.94 $\omega = 1,81 \text{ rad/s}$

3.98 $\omega = 13,1 \text{ rad/s}$; Não

3.99 $a = gh/L$

3.100 Inclinação = 0,22

3.101 $\omega = 188 \text{ rad/s}$

3.102 $p_A = -1,23 \text{ kPa}$; $\Delta h = 126 \text{ mm}$

3.103 $\Delta p = \rho \omega^2 R^2/2$; $\omega = 7,16 \text{ rad/s}$

3.104 $a_r = -r\omega^2$; $\partial p/\partial r = \rho r\omega^2$; $p = 7,19 \text{ MPa}$

3.105 Inclinação = -0,20;

$p(x, 0) = 106 - 1,57x(\text{m}) \text{ kPa}$

3.106 $\alpha = 13,3^\circ$

3.107 $\alpha = 30^\circ$; Inclinação = 0,346

3.108 $p_2/p_1 = 24,2$

3.109 $T = 47,6 \text{ lbf}$; $p = 55,3 \text{ lbf/ft}^2$ (manométrica)

3.110 Inclinação = 0,540; $\omega = 3,48 \text{ rad/s}$

3.113 $\omega = 31,3 \text{ rad/s}$;

$p_{\text{máx}} = 51,5 \text{ kPa}$ (manométrica);
 $p_{\text{min}} = 43,9 \text{ kPa}$ (manométrica)

Capítulo 4

4.1 $s_2 - s_1 = -0,291 \text{ kJ/(kg} \cdot \text{K)}$

4.2 $x = 0,943 \text{ m}$

4.3 $s = 2290 \text{ ft}, t = 22,4 \text{ s}$

4.4 $V_0 = 87,5 \text{ km/h}$

4.5 $\theta = 48,2^\circ$

4.6 $\Delta u = 77,5 \text{ kJ/kg}$

4.7 $\Delta U = 4,50 \times 10^5 \text{ Btu}; \Delta U = 0;$

$dT/dt = 11,8^\circ\text{R/h}$

4.8 $t = 1,5 \text{ h}$

4.9 $h = 21,2 \text{ mm}; \mu_s = 0,604$

4.10 (b) 0; (e) $-0,5\hat{i} - 0,5\hat{j} \text{ m}^4/\text{s}^2$

4.12 $Q = Vhw/2; mf_x = -\rho V^2 wh/3$

4.13 Integrais = $-12,0 \text{ m}^3/\text{s}; 16\hat{i} - 24\hat{j} - 12\hat{k} \text{ m}^4/\text{s}^2$

4.14 $Q = u_{\text{máx}} \pi R^2/2; mf = u_{\text{máx}}^2 \pi R \hat{i}/3$

4.15 Fluxo de EC = $-\rho V^3 wh/8$

4.16 Fluxo de EC = $\pi ou_{\text{máx}}^3 R^2/8$

4.17 $Q_3 = -5,00 \text{ ft}^3/\text{s}$ (para dentro do VC)

4.18 $V_3 = 4,04\hat{i} - 2,34\hat{j} \text{ m/s}$

4.19 $t = 2,39 \text{ s}; Q_{\text{total}} = 1,33 \text{ m}^3$

4.20 $\dot{m}/w = \rho^2 gh^3 \text{ sen } \theta/6\mu$

4.21 $u_{\text{máx}} = 7,50 \text{ m/s}$

4.22 $V_m = \pi V_1/4$

4.23 $U = 5,00 \text{ ft/s}$

4.24 $Q = 10,45 \text{ mL/s}; \bar{u} = 0,139 \text{ m/s};$

$u_{\text{máx}} = 0,213 \text{ m/s}$

4.25 $V_3 = 3,33 \text{ ft/s}$ (para dentro do VC)

4.26 $v_{\text{min}} = 5,0 \text{ m/s}$

4.27 $\dot{m}_2 = 16,2 \text{ kg/s}$

4.28 $\partial V/\partial t = -0,181 \text{ gal/s}$

4.29 $\partial \rho/\partial t = -0,369 \text{ kg/m}^3/\text{s}$

4.30 $dh/dt = -8,61 \text{ mm/s}$

4.31 $dh/dt = -0,326 \text{ mm/s}$ (caindo)

4.32 $\partial \rho_0/\partial t = 2,50 \times 10^{-3} \text{ slug/ft}^3/\text{s}$

4.33 $dh/dt = -56,6 \text{ mm/s}$

4.34 $t_1 = 14,8 \text{ s}; t_2 = 49,6 \text{ s}$

4.35 $Q = 1,50 \times 10^4 \text{ gal/s}; A = 4,92 \times 10^7 \text{ ft}^2$

4.36 $y = 0,134 \text{ m}$

4.37 $t = 22,2 \text{ s}$

4.38 $Q_0 = 3,61 \times 10^{-5} \text{ m}^3/\text{s};$

$dh/dt = -0,0532 \text{ m/s}$

4.39 $dy/dt = -9,01 \text{ mm/s}$

4.40 $\dot{m}_{bc} = 1,42 \text{ kg/s}$ (para fora)

4.41 $Q_{cd} = 4,5 \times 10^{-3} \text{ m}^3/\text{s}; Q_{ad} = 0,6 \times 10^{-3} \text{ m}^3/\text{s};$
 $Q_{bc} = 1,65 \times 10^{-3} \text{ m}^3/\text{s}$

4.43 $t = 6V_0/5Q_0$

4.45 $mf = 349\hat{i} - 16,5\hat{j} \text{ N}$

4.46 Razão = 1,2

4.47 Razão = 1,33

4.48 $mf = -340\hat{i} - 1230\hat{j} \text{ lbf}$

4.49 $mf = -320\hat{i} + 332\hat{j} \text{ N}$

4.50 $F = 90,4 \text{ kN}$

4.51 $T = 1,23 \text{ N}$

4.52 $M = 409 \text{ kg}$

4.53 $F_x = 184 \text{ N}$

4.54 $F_x = 0,0230 \text{ lbf}$

4.55 $M = 671 \text{ kg}$

4.56 $F = 1,81 \text{ kN, tração}$

4.57 $F = 321 \text{ N}$

4.58 $F = 370 \text{ N}$

4.59 $F = 18,5 \text{ kN}$

4.60 $F = 206 \text{ lbf, tração}$

4.61 $\vec{F} = -714\hat{i} + 498\hat{j} \text{ N}$

4.62 $F = 8,32 \text{ kN}$

4.63 $F = 1,70 \text{ lbf}$

4.64 $Q = 0,424 \text{ m}^3/\text{s}; F_y = 4,05 \text{ kN}$

4.65 $T = 65,200 \text{ lbf}$

4.66 $T = 47,400 \text{ lbf}$

4.68 $V = 0,867 \text{ m/s}$

4.69 $t = 1,19 \text{ mm}; F_x = 3,63 \text{ kN}$

4.70 $\vec{F} = -26,7\hat{i} - 139\hat{j} \text{ lbf}$

4.71 $\vec{F} = -4,68\hat{i} + 1,66\hat{j} \text{ kN}$

4.72 $V_2 = 6,60 \text{ m/s}; p_2 - p_1 = 84,2 \text{ kPa}$

4.73 $\vec{F} = -1040\hat{i} - 667\hat{j} \text{ N}$

4.74 $F = 4,77 \text{ lbf}$

4.75 $F = 5,11 \text{ kN}$

4.76 $F = 837 \text{ lbf}$

4.77 $Q = 0,141 \text{ m}^3/\text{s}; \vec{F} = -1,65\hat{i} - 1,34\hat{j} \text{ kN}$

4.78 $\vec{F} = 799\hat{i} - 387\hat{j} \text{ N}$

4.79 $K_x = 37,9 \text{ N}$

4.80 $\dot{m} = 9,67 \text{ kg/s}; V_{2,\text{máx}} = 15,0 \text{ m/s};$

$F_D = 65 \text{ N}$

4.81 $D = (5\pi/8 - 2/\pi) \rho U^2$

4.82 $u_{\text{máx}} = 30 \text{ ft/s}; p_1 - p_2 = 0,190 \text{ lbf/ft}^2$

4.83 $u_{\text{máx}} = 60 \text{ ft/s}; p_1 - p_2 = 0,699 \text{ lbf/ft}^2$

4.84 $F = 7,90 \times 10^{-4} \text{ N}$

4.85 $F/w = 0,0393 \text{ N/m}$

4.86 Arrasto = 0,446 N

4.87 $F/w = 0,277 \text{ N/m}$

4.89 $h_2/h_1 = 0,5(1 + \text{sen } \theta)$

4.90 Erro = 1,73%

4.91 $h = H/2$

4.92 $h = 202 \text{ mm}; F = 0,543 \text{ N}$

4.93 $V = [V_0^2 + 2gh]^{1/2}; F = 3,56 \text{ N}$

4.94 $V = [V_0^2 - 2gh]^{1/2}; h = 16,2 \text{ ft}$

4.95 $V = 175 \text{ ft/s}; F_{x,\text{auto}} = 2,96 \text{ lbf}$

4.96 $M = 4,46 \text{ kg}; M_w = 2,06 \text{ kg}$

4.97 $F = 5,9 \text{ kN}$

4.98 $p_1 = 61,0 \text{ kPa}$ (manométrica); $K_y = 209 \text{ N}$

(perpendicular à placa)

4.100 $z = 3V_0^2/2g$

4.101 $z = V_0^2/2g$

4.102 $p(x) = p(0) - \rho(Qx/whL)^2$

4.104 $h_1 = [h_2^2 + 2Q^2/gb^2h_2]^{1/2}$

4.105 $V(r) = V_0r/2h$

4.107 $\vec{F} = -822\hat{i} + 220\hat{j} \text{ N}$

4.108 $\vec{F} = -570\hat{i} + 329\hat{j} \text{ lbf}$

4.109 $V_j = 80 \text{ m/s}$

4.110 $F = 1,73 \text{ kN}$

- 4.111 $F = 167 \text{ N}$
 4.112 $F = 3840 \text{ lbf}$ para $U = 75 \text{ mph}$
 4.113 $\dot{W} = \rho(V - U)^2 UA(1 - \cos\theta)$
 4.114 $t = 4,17 \text{ mm}$; $F = 4240 \text{ N}$
 4.115 $t = 6,25 \text{ mm}$; $F = 7940 \text{ N}$
 4.116 $\alpha = 30^\circ$; $F = 10,3 \text{ kN}$
 4.117 $U = V/2$
 4.118 $a_{rf} = 13,5 \text{ m/s}^2$
 4.119 $\dot{m}_2/\dot{m}_3 = 0,5$; $F = 7,46 \text{ kN}$
 4.120 $t = M/\rho VA(1 + \operatorname{sen} \theta)$
 4.121 $U = 15,8 \text{ m/s}$
 4.123 $U/V = \ln[M_0/(M_0 - \rho VA t)]$; $V = 0,61 \text{ m/s}$
 4.125 $\theta = 19,7^\circ$
 4.126 $A = 111 \text{ mm}^2$
 4.127 $t = 22,6 \text{ s}$
 4.128 $h = 17,9 \text{ mm}$
 4.129 $U = 22,5 \text{ m/s}$
 4.130 $a_{rf} = 5,99 \text{ m/s}^2$; $U/U_t = 0,667$
 4.131 $t = 1,71 \text{ s}$; $s = 7,47 \text{ m}$
 4.132 $dU/dt = 14,2 \text{ m/s}^2$; $U_t = 15,2 \text{ m/s}$
 4.134 $t = M/\rho VA(1 + V/U_0)$
 4.135 $V = 16,4 \text{ m/s}$; $x_{\max} = 1,93 \text{ m}$; $t = 2,51 \text{ s}$
 4.136 $U/U_0 = e^{-4\rho VA/M}$
 4.137 $t = 0,750 \text{ M}/\rho VA$; $x = 0,238 \text{ MU}_0/\rho VA$
 4.138 $a_y = -16,5 \text{ ft/s}^2$
 4.139 $Q \approx 0,0469 \text{ m}^3/\text{s}$
 4.140 $t = 126 \text{ s}$
 4.141 $U = 227 \text{ m/s}$
 4.142 $U = 834 \text{ m/s}$; $a_{\max} = 96,7 \text{ m/s}^2$
 4.143 $M_f = 186 \text{ lbm}$
 4.144 $U = 281 \text{ m/s}$
 4.145 Fração de massa = 0,393
 4.146 $a = 83,3 \text{ m/s}^2$; $U = 719 \text{ m/s}$
 4.147 $M_{\text{combustível}} = 38,1 \text{ kg}$
 4.148 $a_0 = 17,3 \text{ g}$
 4.149 $V = 3860 \text{ ft/s}$; $Y = 33.500 \text{ ft}$
 4.150 $V = 1910 \text{ m/s}$
 4.152 $\theta = 18,9^\circ$
 4.153 $t = M/2\rho VA$
 4.154 $U = U_0/[1 + 2\rho U_0 At/M_0]^{1/2}$
 4.155 $U/V = 1 - 1/[1 + 2\rho VAt/M_0]^{1/2}$
 4.156 $\dot{m} = Mg/V_e$; $t = 110 \text{ s}$
 4.157 $V_{\max} = 456 \text{ ft/s}$; $Y_{\max} = 3600 \text{ ft}$
 (139 m/s; 1090 m)
 4.160 $h = 20,5 \text{ m}$
 4.166 $V = 43,8 \text{ m/s}$
 4.167 $F = 22,8 \text{ kN}$; $T = 469 \text{ kN}\cdot\text{m}$
 4.168 $T = 0,193 \text{ N}\cdot\text{m}$; $\dot{\omega} = 2610 \text{ rad/s}^2$
 4.169 $\omega_{\max} = 29,5 \text{ rad/s}$
 4.170 $\omega_{\max} = 20,2 \text{ rad/s}$
 4.171 $T = 16,9 \text{ N}\cdot\text{m}$; $\omega = 461 \text{ rpm}$
 4.173 $\omega = 39,1 \text{ rad/s}$
 4.174 $T = 0,0722 \text{ N}\cdot\text{m}$
 4.175 $T = 0,0161 \text{ N}\cdot\text{m}$
 4.176 $\dot{\omega} = 0,161 \text{ rad/s}^2$
 4.177 $\omega = 6,04 \text{ rad/s}$; $A = 1720 \text{ m}^2$

- 4.179 $T = 29,4 \text{ N}\cdot\text{m}$; $\vec{M} = 51,0\hat{i} + 1,40\hat{j} \text{ N}\cdot\text{m}$
 4.183 $\dot{W} = -80,0 \text{ kW}$
 4.184 $\partial T/\partial t = -0,177 \text{ }^\circ\text{R/s}$
 4.185 Eficiência = 74,8%
 4.186 $\dot{Q} = -146 \text{ Btu/s}$
 4.187 $p_1 - p_2 = 75,4 \text{ kPa}$
 4.188 $\dot{W} = -96,0 \text{ kW}$
 4.189 $\dot{W} = -3,41 \text{ kW}$
 4.190 $Q = 0,0166 \text{ m}^3/\text{s}$; $z_{\max} = 61,4 \text{ m}$; $F = 561 \text{ N}$
 4.191 $V = 94,5 \text{ m/s}$; $\dot{W} = -739 \text{ kW}$
 4.192 $\Delta m.e. = -1,88 \text{ N}\cdot\text{m/kg}$;
 $\Delta T = 4,49 \times 10^{-4} \text{ K}$
- ### Capítulo 5
- 5.1 (b), (c), (d)
 5.2 (b), (d)
 5.3 $A + E + J = 0$
 5.4 (a), (b)
 5.5 $v = A(y^2/2 - By) + f(x)$
 5.6 $u = -2yx - 2x + f(y)$
 5.7 $v = Ay/x^2$
 5.8 $u = 2Ay/x$
 5.9 $v = Ay/(x^2 + y^2)$
 5.10 $v/U)_{\max} = 0,0025$
 5.11 $v/U)_{\max} = 0,00182$
 5.12 $v/U)_{\max} = 0,00167$
 5.13 $v/U)_{\max} = 0,00188$
 5.14 $u = 3Bx^2y^2/2$; $xy^{3/2} = c$
 5.15 $v = -2Axy^3/3$; $xy^{3/2} = c$
 5.19 (a), (b), (c)
 5.20 $V_r = -\Lambda \cos\theta/r^2$
 5.21 $\vec{V} = \hat{e}_\theta \omega r z/h$
 5.24 $\psi = U y^2/2h$; $y = h/\sqrt{2}$
 5.25 $\psi = xy + y^2 - x^3/3$
 5.26 $\psi = A\theta - B \ln(r)$
 5.27 $\vec{V} = (-U \cos\theta + q/2\pi r)\hat{e}_r + U \sin\theta \hat{e}_\theta$
 5.28 $\psi = -y^3 z - 2z^2$
 5.29 $Q = 1 \text{ m}^3/\text{s/m}$
 5.30 $\psi = U y^2/2h$; $y = 3,54 \text{ ft}$
 5.31 $\psi = U y^2/2\delta$; $y/\delta = 0,50$; $0,707$
 5.32 $y/\delta = 0,460$; $0,667$
 5.33 $y/\delta = 0,442$; $0,652$
 5.35 $\psi = -c \ln r$; $Q/b = 0,0912 \text{ m}^3/\text{s/m}$
 5.36 $\psi = -\omega r^2/2$; $Q/b = 1,1 \times 10^{-3} \text{ m}^3/\text{s/m}$
 5.37 Sim; $\vec{a}_p = 1,75\hat{i} + 0,875\hat{j} \text{ m/s}^2$
 5.38 $\vec{a}_p = (16\hat{i} + 32\hat{j} + 16\hat{k})/3 \text{ m/s}^2$
 5.39 3-D; Não; $\vec{a}_p = 27\hat{i} + 9\hat{j} + 64\hat{k} \text{ m/s}^2$
 5.40 $\vec{a}_p = -2,86(10^{-2}\hat{i} + 10^{-4}\hat{j}) \text{ m/s}^2$; $dy/dx = 0,01$
 5.42 $u = Ax^2/2$; $\vec{a}_p = A^2(0,5\hat{i} + \hat{j})$
 5.44 $a_p = -(U^2/2L)(1 - x/L)$
 5.45 $\vec{a}_p = -(Q/2\pi h)^2 r^{-3} \hat{e}_r$
 5.46 $a_r = -81,0 \text{ km/s}^2$; $a_\theta = -3,0 \text{ km/s}^2$
 5.48 $\partial T/\partial x = -0,0873 \text{ }^\circ\text{F/mi}$
 5.49 $DT/Dt = -14 \text{ }^\circ\text{F/min}$
 5.50 $DC/Dt = 0,00$; 125 ppm/h, 250 ppm/h
 5.52 $\vec{a}_p = x\hat{i} + y\hat{j}$

- 5.53 $c = -2 \text{ s}^{-1}$; $\bar{a}_p = 4\hat{i} + 8\hat{j} + 5\hat{k} \text{ m/s}^2$
 5.54 $\bar{a}_p = (A^2x - AB)\hat{i} + A^2y\hat{j}; \bar{a}_p = -0,12\hat{i} + 0,267\hat{j} \text{ m/s}^2$; $\bar{a}_p = -0,08\hat{i} + 0,40\hat{j} \text{ m/s}^2$,
 $\bar{a}_p = -0,04\hat{i} + 0,80\hat{j} \text{ m/s}^2$
 5.55 $\psi = axy[2 + \cos(\omega t)] + \text{constante};$
 $\bar{a}_{\text{local}} = 3\pi\hat{i} - 6\pi\hat{j} \text{ m/s}^2$, $\bar{a}_{\text{conv}} = 18\hat{i} + 36\hat{j} \text{ m/s}^2$;
 $\bar{a}_{\text{total}} = 27,4\hat{i} + 17,2\hat{j} \text{ m/s}^2$
 5.56 Razão = 100
 5.59 $v = v_0(1 - y/h);$
 $\bar{a}_p = \hat{i}v_0^2x/h^2 - \hat{j}(v_0^2/h)(1 - y/h)$
 5.60 $\bar{a}_p = \hat{e}_r(v_0/2h)^2r - \hat{k}(v_0^2/h)(1 - z/h)$
 5.64 $f_1 = x_0e^{At}, f_2 = y_0e^{-At};$
 $t(1, 1) = 0,693 \text{ s}, t(2; 0,5) = 1,39 \text{ s};$
 $\bar{a}_p(1, 1) = \hat{i} + \hat{j} \text{ m/s}^2,$
 $\bar{a}_p(2; 0,5) = 2\hat{i} + 0,5\hat{j} \text{ m/s}^2$
 5.66 Sim; Sim
 5.68 $\Gamma = -0,100 \text{ m}^2/\text{s}$
 5.69 $\Gamma = 0$
 5.70 $\bar{\omega} = -0,5\hat{k} \text{ rad/s}; \Gamma = -0,50 \text{ m}^2/\text{s}$
 5.71 Sim; Sim
 5.72 Sim; Não
 5.73 $\bar{\omega} = -0,05 \text{ s}^{-1}\hat{k}; \psi = Ay^2/2 + c$
 5.74 $\bar{\omega} = -2x\hat{k}; \Gamma = -2 \text{ m}^2/\text{s}; \psi = 2xy^2$
 5.75 $\bar{V} = -2y\hat{i} - 2x\hat{j}$
 5.76 $\psi = A(y^2 - x^2)/2 + By; \Gamma = 0$
 5.77 $\bar{\omega} = -\hat{k}$
 5.78 $\omega = -U/2h$
 5.79 Sim; $\psi = -(q\theta + K \ln r)/2\pi$
 5.80 $\Gamma = -UL/4,0$
 5.81 $\bar{\zeta} = \hat{e}_\theta V_{\max} 2r/R^2$
 5.82 $\bar{\zeta} = \hat{k}2yu_{\max}/b^2$
 5.83 $df/dV = -0,0134 \text{ lbf/ft}^3$
 5.84 $df/dV = -1,85 \text{ kN/m}^3$

Capítulo 6

- 6.1 $\bar{a}_p = 90\hat{i} + 2\hat{j} \text{ ft/s}^2;$
 $\nabla p = -(180\hat{i} + 68,4\hat{j}) \text{ lbf/ft}^2/\text{ft}$
 6.2 $a = 5,66 \text{ m/s}^2$ para $\theta = 45^\circ$ acima do eixo x ;
 $\nabla p = -(4,0\hat{i} + 13,8\hat{j}) \text{ kN/m}^2/\text{m}$
 6.3 $\bar{a}_{\text{total}} = 310\hat{i} - 190\hat{j} \text{ ft/s}^2;$
 $\nabla p = -4,17\hat{i} + 2,56\hat{j} - 0,43\hat{k} \text{ psi/ft}$
 6.4 $\bar{a}_p = 2\hat{i} + 2\hat{j} \text{ ft/s}^2;$
 $\nabla p = -(4\hat{i} + 68,4\hat{j}) \text{ lbf/ft}^2/\text{ft}$
 6.5 $\nabla p = -(3,0\hat{i} + 9,0\hat{j}) \text{ kN/m}^2/\text{m}$
 6.6 $u = -Ax; \bar{a}_p = 8\hat{i} + 4\hat{j} \text{ m/s}^2;$
 $\nabla p = -12\hat{i} - 6\hat{j} - 14,7\hat{k} \text{ N/m}^3;$
 $p(x) = 190 - 3x^2 \text{ Pa (manométrica)}$
 6.7 Sim; $(x, y) = (2,5; 1,5)$;
 $\nabla p = -\rho[(4x - 10)\hat{i} + (4y - 6)\hat{j} + g\hat{k}]$;
 $\Delta p = 9,6 \text{ N/m}^2$
 6.11 $p = 43,4 \text{ kPa (manométrica)}$
 6.14 $a_x = 16v_0^2x/D^2; p(0) = 8\rho v_0^2(L/D)^2$
 6.15 $\partial p/\partial x)_{\max} = 100 \text{ kPa/m}; L = 4 \text{ m}$
 6.16 $\partial p/\partial x)_{\max} = 10 \text{ MPa/m}; L = 1 \text{ m}$
 6.17 $F = 1,56 \text{ N, para baixo}$
- 6.18 $\nabla p = -4,23\hat{i} - 12,1\hat{j} \text{ N/m}^3;$
 $(x/h) = [1 - y/h] = \text{constante}$
 6.19 $a_{p,\max} = 144 \text{ m/s}^2; M/L = 1,20 \times 10^{-3} \text{ kg/m}$
 6.20 $F_y = 4\rho V^2 L^3 w / 3b^2$
 6.21 $a_n = q^2 x/h^2$
 6.22 $a_r = -2800g; \partial p/\partial r = 270 \text{ lbf/ft}^2/\text{ft}$
 6.24 $p_{L/2} - p_0 = -30,6 \text{ N/m}^2$
 6.26 $\bar{V} = 3\hat{i} - 2\hat{j} \text{ m/s}; \bar{a} = 3\hat{i} + 2\hat{j} \text{ m/s}^2;$
 $\bar{a}_r = 1,16\hat{i} - 0,771\hat{j} \text{ m/s}^2;$
 $\partial p/\partial s = -1,71 \text{ N/m}^2/\text{m}$
 6.27 $B = -0,1 \text{ m}^{-1} \cdot \text{s}^{-1}; \bar{a}_p = 0,04\hat{i} + 0,02\hat{j} \text{ m/s}^2$
 $a_n = 0,0291 \text{ m/s}^2$
 6.28 $\bar{a}_p = 2,0\hat{i} + 4,0\hat{j} \text{ ft/s}^2; R = 1,40 \text{ ft}$
 6.29 $\bar{a}_p = 4,0\hat{i} + 2,0\hat{j} \text{ ft/s}^2; R = 5,84 \text{ ft}$
 6.30 $\bar{a}_p = 0,5\hat{i} + 1,0\hat{j} \text{ m/s}^2; R = 2,83 \text{ m}$
 6.32 $x^2y = 2; \bar{a}_p = 2A^2x^3\hat{i} + Bx^2y(B - A)\hat{j};$
 $R = 5,35 \text{ m}$
 6.33 $\Delta h = 33,7 \text{ mm Hg}$
 6.34 $\Delta h = 48,4 \text{ mm H}_2\text{O}$
 6.35 $F = 0,379 \text{ lbf}; 1,52 \text{ lbf}$
 6.36 $V = 89,5 \text{ ft/s}$
 6.37 $\Delta h = 628 \text{ mm H}_2\text{O}$
 6.39 $p_{\text{din}} = 296 \text{ N/m}^2; p = -355 \text{ N/m}^2 (\text{manométrica})$
 6.40 $V = 27,5 \text{ m/s}$
 6.41 $p_0 = 900 \text{ kPa (abs)}; p_0 = 413 \text{ kPa (abs)};$
 $\bar{V}_{\text{abs}} = 2,5\hat{i} + 21,7\hat{j} \text{ m/s}; p_0 = 338 \text{ kPa (abs)}$
 6.42 $p = 227 \text{ kPa (manométrica)}, 148 \text{ kPa (manométrica)}$
 6.43 $p = 291 \text{ kPa (manométrica)}$
 6.44 $h = 4,78 \text{ m}$
 6.45 $V = 21,5 \text{ ft/s}; Q = 0,469 \text{ ft}^3/\text{s}$
 6.47 $p = -0,404 \text{ kPa (manométrica)}$
 6.48 $V = 330 \text{ ft/s}$
 6.49 $Q = 66,1 \text{ m}^3/\text{h}$
 6.50 $V = 44,2 \text{ m/s}$
 6.51 $\Delta p = 5,54 \text{ kPa}; \Delta p/q = 0,933$
 6.52 $p = p_\infty + \frac{1}{2}\rho U^2(1 - 4 \operatorname{sen}^2 \theta);$
 $\theta = 30^\circ, 150^\circ, 210^\circ, 330^\circ$
 6.53 $F = 278 \text{ N/m}$
 6.55 $Q = 301 \text{ gpm}; F_x = 565 \text{ lbf}; \text{Tração}$
 6.56 $Q = 2,55 \times 10^{-3} \text{ m}^3/\text{s}$
 6.57 $p = 39,0 \text{ psf (manométrica)}; K_x = 1,67 \text{ lbf}$
 6.58 $p_{ig} = 49,2 \text{ kPa}; K_x = 57,5 \text{ N}$
 6.59 $V_2 = 3,05 \text{ m/s}; p_0 = 4,65 \text{ kPa (manométrica)};$
 $K_y = 11,5 \text{ N}$
 6.60 $p = 1,35 \text{ psig}; p_{\max} = 1,79 \text{ psig}; F = 4,76 \text{ lbf}$
 6.63 $h/h_0 = \left[1 - \sqrt{\frac{g}{2h_0(AR^2 - 1)}} t \right]^2$
 6.64 $h = H/2; r = H$
 6.65 $\Delta h = 202 \text{ mm}; K_x = 0,547 \text{ N}, 219 \text{ N}$
 6.66 $F_y = 83,3 \text{ kN}$
 6.67 $F_y = 532 \text{ kN}$
 6.68 $p = 164 \text{ kPa (manométrica)}; F = 152 \text{ N}$
 6.74 $C_c = 0,5$
 6.77 $p = 12,3 \text{ kN/m}^2 (\text{manométrica})$
 6.78 $a = 3,47 \text{ m/s}^2$

- 6.79 $dQ/dt = 0,0516 \text{ m}^3/\text{s/s}$
 6.80 $d^2l/dt^2 = 2gl/L$
 6.82 $p_{\text{manométrica}} = 3\rho V^2 R^2 / 8b^2$
 6.83 $D/d = 0,32$
 6.84 Não; Sim
 6.85 Não; $p_2 - p_1 = -252 \text{ lbf/ft}^2$
 6.86 $\phi = [A(y^2 - x^2)/2 + Bxy]t$
 6.89 $\phi = xy^2 - x^3/3$
 6.91 $\bar{V} = -2(y\hat{i} + x\hat{j}); \phi = 2xy$
 6.92 $\psi = -2xy$
 6.93 $\psi = B(x^2 - y^2)/2 - 2Axy$
 6.94 $\bar{V} = -(2x + 1)\hat{i} + 2y\hat{j}; \psi = -(2xy + y); \Delta p = 12,0 \text{ kN/m}^2$
 6.95 $|\bar{V}| = x^2 + y^2; \psi = xy^2 - x^3/3$
 6.96 $\phi = 3A(x^2y - x^3)$
 6.97 Ponto de estagnação $(-2, 4/3) \text{ m}; \phi = A(y^2 - x^2)/2 - Bx - Cy; \Delta p = 55,8 \text{ kPa}$
 6.98 $Q = 1,25 \text{ m}^3/\text{s/m}; \phi = B(y^2 - x^2)/2$
 6.99 $r > 10a$
 6.101 $r > 9,77 \text{ m}, p = -6,37 \text{ kPa} \text{ (manométrica)}$
 6.102 Estagnação em $r = 0,367 \text{ m}, \theta = 0, \pi$
 6.103 $h = 0,162 \text{ m}; \bar{V} = 44,3\hat{i} \text{ m/s}, p = -957 \text{ N/m}^2 \text{ (manométrica)}$
 6.105 $q = 50\pi \text{ m}^2/\text{s}; y = \pm \pi$
 6.106 $r = 1,82 \text{ m}, \theta = 63^\circ; p = -317 \text{ N/m}^2 \text{ (manométrica)}$
 6.107 $R_x/b = 5,51 \text{ kN/m}$
- Capítulo 7**
- 7.1 $\sigma/\rho LV_0^2, gL/V_0^2$
 7.2 V_0^2/gL
 7.3 gL/V_0^2
 7.4 $v/V_0 L$
 7.5 $D/L, \Delta p/\rho \bar{V}^2, v/\bar{V} D$
 7.7 $F/\mu VD = \text{constante}$
 7.9 $\Delta p/\rho V^2 = f(\mu/\rho VD, d/D)$
 7.10 $\delta/x = f(\rho Ux/\mu)$
 7.11 $\tau_w/\rho U^2 = f(\mu/\rho UL)$
 7.13 $V = \sqrt{gD} f(\lambda/d)$
 7.14 $Q = h^2(gh)^{1/2}f(b/h)$
 7.15 $W/D^2 \omega \mu = f(l/D, c/D)$
 7.16 $V(\rho \lambda/\sigma)^{1/2} = \text{constante}$
 7.17 $t = \sqrt{d/l} g f(\mu^2/\rho^2 g d^3)$
 7.18 $E = \rho V^3 f(nr/V)$
 7.19 $\mathcal{P} = \rho D^5 \omega^3 f(Q/D^3 \omega)$
 7.20 4; 3; $\mu/\rho d^{3/2} g^{1/2}$
 7.21 4; 3; $\mu/\rho d^{3/2} g^{1/2}$
 7.22 $Q = Vh^2 f(\rho Vh/\mu, V^2/gh)$
 7.23 3; $\rho VD/\mu, d/D, \sigma/\rho DV^2$
 7.25 $\rho VD/\mu, h/d, D/d$
 7.27 $V^2/g \delta, A/\delta, \theta, \mu \delta^2/mg,$
 7.29 3; $\dot{m} = \rho A^{5/4} g^{1/2} f(h/A^{1/2}, \Delta p/\rho A^{1/2} g)$
 7.30 $T/\rho V^2 D^3, \mu/\rho VD, \omega D/V, d/D$
 7.31 $\mathcal{P} = \rho \omega D^3 f(\mu \omega/p, c/D, \ell/D)$
 7.32 $F_r/\rho V^2 D^2, gD/V^2, \omega D/V, p/\rho V^2, \mu/\rho VD$
 7.33 $\mathcal{P}/\rho D^2 V^3, \omega D/V, \mu/\rho VD, c/V$
- 7.34 $\dot{Q}/\rho V^3 L^2, c_p \Theta/V^2, \mu/\rho VL$
 7.36 $p_{\text{max}}/\rho U_0^2 = f(E_0/\rho U_0^2)$
 7.37 $\mathcal{P}/\rho \omega^3 D^5, V/\omega D, H/D, \mu/\rho \omega D^2$
 7.38 $p = 539 \text{ kPa}; F = 1,34 \text{ kN}$
 7.39 $V_{\text{ar}}/V_{\text{águas}} = 15,1 \text{ para } 20^\circ \text{C}$
 7.40 $V_m = 6,9 \text{ m/s}; F_D \text{ (protótipo)} = 522 \text{ N}$
 7.41 $V_m/V_p = 0,331; F_D = 214 \text{ N}$
 7.42 $p = 1,94 \text{ MPa (abs)}; F_D = 43,4 \text{ kN}$
 7.43 $V_m = 40,3 \text{ m/s}; V_p = 40,3 \text{ m/s}$
 7.44 $V_m = 6,00 \text{ m/s}; F_D = 1,05 \text{ N}$
 7.45 $V = 179 \text{ ft/s}; F_m/F_p = 4,94$
 7.46 $D_m = 5,04 \text{ in}; \omega_m = 1000 \text{ rpm}$
 7.47 $V_m = 80 \text{ ft/s}; \omega_m = 1600 \text{ rpm}$
 7.48 $p_m = 2,96 \text{ psia}$
 7.49 $\bar{V} = 0,048 \text{ ft/s}; \Delta p = 0,019 \text{ psig}$
 7.50 $C_{D,m} = 0,0972; F_D = 470 \text{ N}$
 7.51 $V_1/V_2 = 1/2; f_1/f_2 = 1/4$
 7.52 $V_m = 0,13 \text{ m/s}; \omega_m = 0,5 \text{ Hz}$
 7.53 $F_D = 2,46 \text{ kN}; \mathcal{P} = 55,1 \text{ kW}$
 7.54 $\tau = 1070 \text{ h}$
 7.55 $V_m = 1,88 \text{ m/s}; V_m = 7,29 \text{ m/s}; F_{Dm}/F_D = 0,872$
 7.56 $V_m = 9,51 \text{ m/s}; F_{Dp}/F_{Dm} = 0,263; p_\infty = 88,1 \text{ kPa}$
 7.57 $V_{\text{máx}} = 27,1 \text{ ft/s}$
 7.58 $C_D = 0,951; F_D = 794 \text{ lbf}; V = 807 \text{ ft/s}$
 7.59 Razão de escala = 1/50; Impossível
 7.61 $Q = 2,47 \text{ m}^3/\text{s}$
 7.63 $\Delta p_p = 52,5 \text{ kPa}; Q_m = 0,0928 \text{ m}^3/\text{min}$
 7.65 $h = 145 \text{ ft} \cdot \text{lbf/slug}; Q = 5,92 \text{ ft}^3/\text{s}; D = 0,491 \text{ ft}$
 7.66 $F/\rho \omega^2 D^4 = f_1(g/\omega^2 D, \omega D/V);$
 $T/\rho \omega^2 D^5 = f_2(g/\omega^2 D, \omega D/V);$
 $\mathcal{P}/\rho \omega^3 D^5 = f_3(g/\omega^2 D, \omega D/V);$
 7.67 $\omega = 533 \text{ rpm}; F_r = 7,81 \text{ kN}; T = 71 \text{ kN} \cdot \text{m}$
 7.68 Razão de EC = 7,22
 7.69 $F_B \approx 0,273 \text{ N}; C_D = 0,443; F_D = 1,64 \text{ kN}$
 7.70 $F_B = 0,574; 0,44\%$
- Capítulo 8**
- 8.1 $Re = 4Q/\pi D \mu; Re = 3000$
 8.2 $Q = 0,396 \text{ m}^3/\text{s}; L_{\text{tan}} = 34,5 \text{ m}; L_{\text{turb}} = 6,25 - 10 \text{ m}$
 8.4 $Q_1 = 0,0158 \text{ m}^3/\text{min}; Q_2 = 0,0396 \text{ m}^3/\text{min}; Q_3 = 0,079 \text{ m}^3/\text{min}$
 8.6 $\bar{V}/u_{\text{máx}} = 2/3$
 8.7 $Q/b = 2hu_{\text{máx}}/3; \bar{V}/u_{\text{máx}} = 2/3$
 8.8 $\tau_{yx} = -2,5 \text{ N/m}^2 \text{ (para a direita)}; Q/b = 2,08 \times 10^{-5} \text{ m}^3/\text{s/m}$
 8.9 $\tau_{yx} = -0,040 \text{ lbf/ft}^2 \text{ (para a direita)}; Q/b = 6,67 \times 10^{-5} \text{ ft}^3/\text{s/ft}$
 8.10 $\tau_{yx} = y \partial p/\partial x; \tau_{\text{máx}} = -0,00835 \text{ lbf/ft}^2$
 8.11 $Q = 0,353 \text{ cc/s}$
 8.12 $Q = 1,02 \text{ cc/s}$
 8.13 $Q = 3,97 \times 10^{-4} \text{ cc/s}$
 8.14 $w = 0,50 \text{ ft}; dp/dx = -400 \text{ psi/ft}; h = 2,02 \times 10^{-3} \text{ in}$
 8.15 $M = 4,32 \text{ kg}; a = 1,28 \times 10^{-5} \text{ m}$
 8.18 $n = 1,48$

- | | | | |
|------|--|-------|--|
| 8.19 | $\mu = 0,0695 \text{ N}\cdot\text{s/m}^2$ | 8.92 | $N = 275 \text{ mm}; N = 150 \text{ mm}$ |
| 8.20 | $Q/b = 0,0146 \text{ ft}^3/\text{s}/\text{ft}$ | 8.93 | $\Delta p = 115 \text{ kPa}; K = 0,234$ |
| 8.21 | $u_{\text{int}} = 3,75 \text{ m/s}$ | 8.94 | $AR = 2,7; 2\phi = 12^\circ; Q = 0,172 \text{ m}^2/\text{s}$ |
| 8.22 | $\partial p/\partial x = -92,6 \text{ N/m}^2/\text{m}$ | 8.98 | $\Delta Q/Q = 16,4\%; p_{\text{min}} = -5,26 \text{ kPa} \text{ (manométrica)}$ |
| 8.23 | $u_{\text{int}} = 4,17 \times 10^{-3} \text{ m/s};$
$u_{\text{max}} = 4,34 \times 10^{-3} \text{ m/s}$ | 8.99 | $\bar{V} = 0,723 \text{ m/s}; d = 3,66 \text{ m}$ |
| 8.24 | $\Delta p = -2U\mu/a^2; \Delta p = +2U\mu/a^2$ | 8.101 | $d = 6,15 \text{ m}$ |
| 8.25 | $Re = 1,94; \tau = 2,02 \text{ kN/m}^2; \mathcal{P} = 11,4 \text{ W}$ | 8.102 | $Q = 2,87 \times 10^{-5} \text{ m}^3/\text{s}; d = 13,6 \text{ mm}$ |
| 8.27 | $\nu = 1,0 \times 10^{-4} \text{ m}^2/\text{s}$ | 8.105 | $d = 54,0 \text{ m}$ |
| 8.28 | $\tau_{\text{max}} = 34,8 \text{ N/m}^2; Q/w = 263 \text{ mm}^3/\text{s}/\text{mm};$
$Re = 0,236$ | 8.106 | $p = 1,03 \text{ MPa} \text{ (manométrica)}$ |
| 8.29 | $u_{\text{int}} = 0,23 \text{ m/s}; u_{\text{fs}} = 0,268 \text{ m/s}$ | 8.107 | $\Delta z = 88,4 \text{ m}; \text{Fração} = 1,1\%$ |
| 8.30 | $Q/b = 2,5 \times 10^{-3} \text{ m}^3/\text{s}/\text{m}; \tau = 1,43 \times$
$10^{-2} \text{ N/m}^2; \partial p/\partial x = 22,9 \text{ N/m}^2/\text{m}$ | 8.108 | $\Delta p = 43,9 \text{ N/m}^2$ |
| 8.31 | $y/b = 0,695; u_{\text{max}}/U = 1,24;$
$\forall/w = 9,27 \times 10^{-2} \text{ ft}^3/\text{ft}$ | 8.109 | $\bar{V} = 12,9 \text{ ft/s}; \Delta p = 3,63 \text{ psi}$ |
| 8.33 | $\partial p/\partial x = 34,4 \text{ N/m}^2/\text{m}, -68,8 \text{ N/m}^2/\text{m}$ | 8.112 | $\Delta z = 8,13 \text{ m}$ |
| 8.34 | $Q/b = 2,5 \times 10^{-3} \text{ m}^3/\text{s}/\text{m}; \tau = 0,912 \text{ N/m}^2; \partial p/\partial x = 1,46$
$\text{kN/m}^2/\text{m}$ | 8.113 | $p = 593 \text{ kPa}$ |
| 8.35 | $t = 95,5 \text{ s}$ | 8.114 | $e/D = 0,021; \text{Economia} = 48,2\%$ |
| 8.39 | $\eta_{\text{max}} = 33,3\%$ | 8.115 | $d = 1,51 \text{ m}$ |
| 8.41 | $t = 10 \text{ s}$ | 8.117 | $L = 26,5 \text{ m}$ |
| 8.44 | $r = 0,707 R$ | 8.118 | $Q = 1,01 \text{ m}^3/\text{s}$ |
| 8.46 | $Q = 11,3 \text{ mm}^3/\text{s}$ | 8.119 | $Q = 0,0395 \text{ m}^3/\text{s}$ |
| 8.47 | $\Delta p = 4,97 \text{ lbf/in}^2; u_\mu = 32\%$ | 8.120 | $Q = 5,33 \times 10^{-3} \text{ m}^3/\text{s}$ |
| 8.48 | $\delta D = \pm 0,775 \mu\text{m}$ | 8.121 | $h_1 = -42,5 \text{ mm/s}$ |
| 8.49 | $\Delta p = 406 \text{ kPa}; \Delta p = 8160 \text{ MPa}$ | 8.122 | $Q = 5,14 \times 10^{-3} \text{ m}^3/\text{s}; 3,65 \times 10^{-3} \text{ m}^3/\text{s}$ |
| 8.52 | $u = (c_1/\mu) \ln r + c_2; c_1 = \mu V_0/\ln(r/r_0);$
$c_2 = -V_0 \ln r_0/\ln(r/r_0)$ | 8.123 | $V_0 = 28,0 \text{ m/s}; F = 365 \text{ N}$ |
| 8.57 | $\tau_w = 3,0 \text{ lbf/ft}^2$ | 8.126 | $Q = 38 \text{ L/min}; L = 143 \text{ m}; L = 1,15 \times 10^6 \text{ m}$ |
| 8.58 | $\bar{\tau}_w = -8,0 \text{ N/m}^2$ | 8.127 | $d = 61,2 \text{ m}; Q = 0,104 \text{ m}^3/\text{s}; p = 591 \text{ kPa}$ |
| 8.59 | $\tau_w = 33,8 \text{ Pa}; \tau_w = 82,5 \text{ Pa}$ | 8.128 | $Q = 0,260 \text{ ft}^3/\text{s}; p_{\text{min}} = -2,96 \text{ psig}$ |
| 8.60 | $Q = 4,52 \times 10^{-7} \text{ m}^3/\text{s}; \Delta p = 235 \text{ kPa};$
$\tau_w = 294 \text{ N/m}^2$ | 8.129 | $Q = 5,30 \times 10^{-4} \text{ m}^3/\text{s}; Q = 5,35 \times 10^{-4} \text{ m}^3/\text{s}$ |
| 8.61 | $n = 6,49; n = 9,17$ | 8.130 | $L = 0,97 \text{ ft}$ |
| 8.62 | $r/R = 0,707 \text{ (laminar)}; 0,757 \text{ (turbulento)}$ | 8.131 | $p = 35,9 \text{ psig}; Q = 11,5 \text{ gpm}$ |
| 8.64 | $\beta = 4/3 \text{ (laminar)}; 1,02 \text{ (turbulento)}$ | 8.132 | $D \geq 14 \text{ mm}$ |
| 8.65 | $\alpha = 1,54$ | 8.133 | $D = 2,5 \text{ in} \text{ (nominal)}$ |
| 8.66 | $\alpha = 2,0$ | 8.134 | $h = 0,194 \text{ m}; b = 0,388 \text{ m}$ |
| 8.68 | $h_i = 589 \text{ J/kg}; p = 833 \text{ kPa};$
$p = 343 \text{ kPa}; h = 60 \text{ m}$ | 8.135 | $D = 6 \text{ in}$ |
| 8.69 | $H_i = 4,24 \text{ ft}; h_i = 137 \text{ ft}\cdot\text{lbf/slug}$ | 8.138 | $Re\bar{v} = 8,21 \times 10^4; f = 0,019$ |
| 8.70 | $\bar{V}_i = 6,44 \text{ ft/s}$ | 8.139 | $dQ/dt = -0,524 \text{ m}^3/\text{s}/\text{min}$ |
| 8.71 | $d = 2,97 \text{ m}$ | 8.141 | $\mathcal{P} = 2,08 \text{ hp}$ |
| 8.72 | $Q = 2,66 \times 10^{-2} \text{ m}^3/\text{s}$ | 8.142 | $\mathcal{P} = 4,69 \text{ kW}$ |
| 8.73 | $H_i = 2720 \text{ ft}$ | 8.143 | $\Delta p = 52,7 \text{ psi}$ |
| 8.74 | $p = 1,68 \text{ MPa}$ | 8.144 | $D = 48 \text{ mm}; \Delta p = 3840 \text{ kPa}; \mathcal{P} = 24,3 \text{ kW}$ |
| 8.76 | $H_i = 28,4 \text{ ft}$ | 8.145 | $p = 341 \text{ psig}; \mathcal{P} = 171 \text{ hp}$ |
| 8.77 | $H = 104 \text{ ft}, H_i = 25,2 \text{ ft}$ | 8.146 | $\Delta p = 43,7 \text{ psi}; \mathcal{P} = 286 \text{ hp}; \text{Custo} = \$853/\text{dia}$ |
| 8.79 | $e/D = 0,003$ | 8.147 | $L = 72,7 \text{ km}; \mathcal{P} = 7,73 \text{ MW}$ |
| 8.80 | $f = 0,039$ | 8.148 | $Q = 108 \text{ gpm}; V = 124 \text{ ft/s}; \mathcal{P} = 13,4 \text{ hp}$ |
| 8.84 | $p_2 - p_1 = 1,22 \text{ kPa}$ | 8.149 | $C = \$13,63/\text{dia}$ |
| 8.85 | $\bar{V} = 76,2 \text{ ft/s}; Q = 224 \text{ ft}^3/\text{min}$ | 8.151 | $Q = 0,0419 \text{ m}^3/\text{s}; \Delta p = 487 \text{ kPa}; \mathcal{P} = 29,1 \text{ kW}$ |
| 8.86 | $Q = 1,10 \times 10^{-3} \text{ m}^3/\text{s}$ | 8.152 | $Q = 0,757 \text{ m}^3/\text{s}; \Delta p = 542 \text{ kPa};$
$\mathcal{P} = 586 \text{ kW}; Q = 0,807 \text{ m}^3/\text{s};$
$\Delta p = 480 \text{ kPa}; \mathcal{P} = 533 \text{ kW}$ |
| 8.89 | $Q = 0,0361 \text{ ft}^3/\text{s}$ | 8.154 | $Q = 3,97 \times 10^{-3} \text{ m}^3/\text{s};$
$Q_1 = 3,28 \times 10^{-3} \text{ m}^3/\text{s};$
$Q_2 = 6,9 \times 10^{-4} \text{ m}^3/\text{s}$ |
| 8.90 | $\Delta O = 0,0184 \text{ m}^3/\text{s}$ | 8.155 | $Q_0 = 8,81 \times 10^{-3} \text{ m}^3/\text{s};$
$Q_1 = 4,66 \times 10^{-3} \text{ m}^3/\text{s};$
$Q_2 = Q_3 = 2,13 \times 10^{-3} \text{ m}^3/\text{s}$ |
| | | 8.158 | $\Delta p = 462 \text{ lbf/ft}^2$ |
| | | 8.159 | $Q = 0,224 \text{ m}^3/\text{s}$ |

- 8.160 $\Delta p = 266 \text{ kPa}$; $Q = 0,0177 \text{ m}^3/\text{s}$
 8.161 $Q = 0,0404 \text{ m}^3/\text{s}$
 8.162 $Q = 96,8 \text{ gpm}$
 8.163 $Q = 136 \text{ gpm}$
 8.164 $D = 40,8 \text{ mm}$; $\dot{m} = 0,0220 \text{ kg/s}$
 8.165 $\dot{m} = 2,10 \text{ kg/s}$; $\Delta h = 170 \text{ mm Hg}$
 8.166 $Q = 1,37 \text{ ft}^3/\text{s}$
 8.169 $Re = 1800$; $f = 0,0356$;
 $p = -290 \text{ N/m}^2$ (manométrica)

Capítulo 9

- 9.2 $x = 182 \text{ mm}$; $x_m = 13,5 \text{ mm}$
 9.3 $x = 0,114 \text{ m}$
 9.6 $A = U$; $B = \pi/2\delta$; $C = 0$
 9.9 $\delta^*/\delta = 1/2, 1/3, 3/8, 0,363$
 9.10 $\theta/\delta = 0,167; 0,133; 0,137$
 9.11 $\delta^*/\delta = 0,125; 0,333$; $\theta/\delta = 0,0972; 0,133$
 9.12 $\dot{m}_{ab} = 30 \text{ kg/s}$; $F_x = -30 \text{ N}$
 9.13 $\dot{m}_{ab} = 50,4 \text{ kg/s}$; $F_x = -50,4 \text{ N}$
 9.14 $\dot{m}_{ab} = 20 \text{ kg/s}$; $F_x = -24 \text{ N}$
 9.15 $U_2 = 81,4 \text{ ft/s}$; $p_1 - p_2 = 0,264 \text{ lbf/ft}^2$
 9.16 $U_2 = 18,4 \text{ m/s}$; $\Delta p = 2,19 \text{ Pa}$
 9.17 $U_2 = 13,8 \text{ m/s}$; $\Delta p = 20,7 \text{ Pa}$
 9.18 $\Delta p = 59,0 \text{ Pa}$
 9.19 $p_2 = -73,1 \text{ Pa}$ (manométrica); $\tau = 0,300 \text{ N/m}^2$
 9.20 $U_2 = 24,6 \text{ m/s}$; $p_1 = -43,9 \text{ mmH}_2\text{O}$;
 $p_2 = -44,5 \text{ mmH}_2\text{O}$
 9.21 $\delta^* = 2,54 \text{ mm}$; $\Delta p = 107 \text{ N/m}^2$; $F_D = 2,28 \text{ N}$
 9.22 $p_2 = -40,8 \text{ Pa}$ (manométrica); $\tau = 0,12 \text{ Pa}$
 9.28 $y = 3,28 \text{ mm}$; Inclinação = 0,00327; $\theta = 1,09 \text{ mm}$
 9.32 $F = 1,62 \text{ N}$
 9.33 $\theta = 0,283 \text{ mm}$; $F = 1,13 \text{ N}$
 9.34 $F_D = 26,3 \text{ N}$; $F_D = 45,5 \text{ N}$
 9.36 $\delta/x = 3,46/\sqrt{Re_x}$; $C_f = 0,577/\sqrt{Re_x}$
 9.38 $F_D = 5,63 \times 10^{-2} \text{ N}$
 9.39 $F = 0,783 \text{ N}$
 9.41 $F_D = 18,9 \text{ N}$; $x_r = 0,145 \text{ m}$
 9.44 $F = 2,27 \text{ N}$
 9.46 $F = 2,32 \text{ N}$
 9.48 $F = 2,37 \text{ N}$
 9.49 $\delta_l = 6,62 \text{ mm}$, $\tau_w = 0,0540 \text{ N/m}^2$;
 $\delta_r = 26 \text{ mm}$, $\tau_w = 0,249 \text{ N/m}^2$
 9.50 $\delta = 31,3 \text{ mm}$; $\tau_w = 0,798 \text{ N/m}^2$; $F = 0,7 \text{ N}$
 9.51 $W = 80,1 \text{ mm}$
 9.52 $\Delta p = 6,16 \text{ N/m}^2$; $\Delta x = 232 \text{ mm}$
 9.53 $H_s = 321 \text{ mm}$; $L = 0,517 \text{ m}$; $\Delta x = 242 \text{ mm}$
 9.54 $U_2 = 26,8 \text{ m/s}$; $\Delta p = 56,8 \text{ Pa}$;
 $\Delta L = 1,20 \text{ m}$; $\Delta L = 0,564 \text{ m}$
 9.55 Consumido = 0,089%;
 Desempenho = 17,7 Btu/ton-milha
 9.60 $a = b = 0$, $c = 3$, $d = -2$; $H = 3,89$
 9.61 $U_{\max} = 7,82 \text{ ft/s}$; $\Delta h = 0,00340 \text{ in H}_2\text{O}$
 9.62 Redução de área = -1,59%;
 $d\theta/dx = 0,61 \text{ mm/m}$; $\theta \approx 1,10 \text{ mm}$
 9.64 $Re_L = 1,55 \times 10^7$; $x_r = 53,2 \text{ mm}$;
 $\mathcal{P} = 15,3 \text{ kW}$

- 9.65 $F = 7,87 \text{ kN}$; $\mathcal{P} = 1,79 \text{ MW}$
 9.66 $\bar{L} = 9,96 \text{ ft}$; $F = 2250 \text{ lbf}$
 9.68 $V = 2,18 \text{ mph}$; $x_r = 0,0339 \text{ ft}$;
 $F_m = 3,65 \text{ lbf}$; $F_p = 4110 \text{ lbf}$
 9.69 $x_r = 74,5 \text{ mm}$; $\delta = 81,3 \text{ mm}$; $F_D = 279 \text{ N}$
 9.70 $V = 11,0 \text{ ft/s}$; $V = 11,5 \text{ ft/s}$
 9.71 $F = 5,49 \times 10^5 \text{ N}$
 9.74 $\delta = 1,65 \text{ m}$; $F = 1,56 \text{ MN}$; $\mathcal{P} = 11,2 \text{ MW}$
 9.75 $F = 92,3 \text{ kN}$
 9.76 $T = 86,2 \text{ N}\cdot\text{m}$; $\mathcal{P} = 542 \text{ W}$
 9.77 Anéis: $d_o = 125 \text{ mm}$; $d_i = 41,8 \text{ mm}$
 9.78 $D = 6,90 \text{ m}$
 9.79 $D = 3,80 \text{ m}$; $D = 2,20 \text{ m}$; 1 g
 9.80 $t = 9,30 \text{ s}$; $x = 477 \text{ m}$;
 $t = 7,39 \text{ s}$; $x = 407 \text{ m}$
 9.81 Horizontal é 20% melhor
 9.82 $\tilde{C}_D = 0,299$
 9.83 $s = 117 \text{ m}$
 9.84 Ganha; Perde
 9.85 $V_{\max} = 24,7 \text{ km/h}$, $35,9 \text{ km/h}$,
 $26,8 \text{ km/h}$, $39,1 \text{ km/h}$
 9.86 $V_{\max} = 9,47 \text{ km/h}$, $8,94 \text{ km/h}$;
 $63,6 \text{ km/h}$, $73,0 \text{ km/h}$;
 $58,1 \text{ km/h}$, $68,1 \text{ km/h}$
 9.87 $M = 3,29 \times 10^{-3} \text{ slug}$
 9.88 $k = 0,0948 \text{ km/h/rpm}$; $\omega = 105 \text{ rpm}$; $\omega = 104 \text{ rpm}$
 9.89 $t = 1,30 \text{ mm}$
 9.90 $t = 2,95 \text{ s}$; $d = 624 \text{ ft}$
 9.91 $V_r = 43,5$; 121 m/s ;
 $t = 8,11$; $22,6 \text{ s}$; $y = 224, 1730 \text{ m}$
 9.92 $V_{\max} = 489 \text{ ft/s}$
 9.94 $FE = 6,13 \text{ mi/gal}$; $\Delta Q = 1720 \text{ gal/ano}$
 9.95 $\mathcal{P} = 55,4 \text{ kW}$, $V_{\max} = 43,0 \text{ m/s}$;
 $\mathcal{P} = 49,5 \text{ kW}$, $V_{\max} = 44,7 \text{ m/s}$; 7 meses
 9.96 $V = 42,2 \text{ mph}$; $\eta = 90,9\%$;
 $a_{\max} = 3,37 \text{ m/s}^2$ (1/3 g);
 $V_{\max} = 150 \text{ mph}$; $V_{\max} = 155 \text{ mph}$
 9.97 $C_D = 1,17$
 9.99 $V_{2(\text{rel})} = 15 \text{ m/s}$; $p_2 = -133 \text{ N/m}^2$ (manométrica);
 $M = 0,814 \text{ kg}$
 9.101 $\omega_{\text{ot}} = V/3R$
 9.102 $\mathcal{P} = 69,3 \text{ kW}$
 9.103 $T = 11,9 \text{ N}\cdot\text{m}$
 9.104 $D < 0,231 \text{ mm}$
 9.105 $C_D = 0,479$
 9.106 $V = 23,3 \text{ m/s}$; $Re = 48.200$; $F_D = 0,111 \text{ N}$
 9.107 $x = 13,9 \text{ m}$
 9.108 $V \approx 29,8 \text{ ft/s}$
 9.109 $C_D = 61,9$; $\rho = 3720 \text{ kg/m}^3$; $V = 0,731 \text{ m/s}$
 9.111 $V = 23,7 \text{ m/s}$; $t = 4,44 \text{ s}$; $y = 67,1 \text{ m}$
 9.112 $M = 0,048 \text{ kg}$
 9.113 $M = 519 \text{ kN}\cdot\text{m}$
 9.114 $D \approx 6,2 \text{ m}$
 9.115 $t = 126 \text{ s}$
 9.117 $D = 7,99 \text{ mm}$; $h = 121 \text{ mm}$
 9.118 $C_D = 1,08$

- 9.122 $C_D = 0,611$; $V = 36,9 \text{ mph}$
 9.123 $F_D = 12,3 \text{ lbf}$; $\Delta FC = 1,15 \text{ lbm/h}$; $\text{FE} = 27,5 \text{ mpg}$;
 $\text{FE} = 22,6 \text{ mpg}$ (quina viva); Não! Custo líquido = \$1,90
 9.124 $F_D = 2,59 \text{ kN}$; $d = 8,57 \text{ m}$
 9.132 $\Delta\mathcal{P} = 18,2 \text{ kW}$
 9.137 $M = 7260 \text{ kg}$; $V = 162 \text{ km/h}$
 9.138 $A_p = 7,03 \text{ m}^2$; $T = 1350 \text{ N}$; $\mathcal{P} = 944 \text{ kW}$
 9.139 $M = 19,5 \text{ kg}$; $\mathcal{P} = 542 \text{ W}$
 9.140 $V = 5,62 \text{ m/s}$; $\mathcal{P} = 31,0 \text{ kW}$; $V = 19,9 \text{ m/s}$
 9.141 $\alpha = 3^\circ$; $\mathcal{P} = 10,0 \text{ kW}$; $4,28 \text{ g's}$
 9.142 $V = 144 \text{ m/s}$; $R = 431 \text{ m}$
 9.143 $M = 37,9 \text{ kg}$; $\mathcal{P} = 1,53 \text{ kW}$
 9.144 $V \approx 289 \text{ km/h}$
 9.145 $V = 237 \text{ km/h}$
 9.146 $T = 17.300 \text{ lbf}$
 9.147 $F_D = 2,15 \text{ kN}$; $\mathcal{P} = 149 \text{ kW}$
 9.148 $V_{\min} = 158 \text{ km/h}$, $F_D = 4,04 \text{ kN}$,
 $\mathcal{P} = 178 \text{ kW}$; $V_{\max} = 623 \text{ km/h}$,
 $F_D = 4,89 \text{ kN}$, $\mathcal{P} = 845 \text{ kW}$
 9.149 $F_L = -310 \text{ lbf}$; $\Delta F = 336 \text{ lbf}$
 9.150 $\theta = 3,42^\circ$; $L = 168 \text{ km}$
 9.153 $\mathcal{P} = 0,302 \text{ hp}$
 9.157 $p = -190 \text{ N/m}^2$ (manométrica); $V = 149 \text{ km/h}$
 9.158 $F_L = 0,00291 \text{ lbf}$
 9.159 $F_L = 50,9 \text{ kN}$; $F_D = 18,7 \text{ kN}$;
 $\mathcal{P} = 5,94 \text{ kW}$
 9.160 $F_L/mg = 0,175$; $F_D/mg = 0,236$
 9.161 $F_L/mg = 3,80$; $3,40$; $F_D/mg = 4,51$; $4,07$;
 $R = 263 \text{ m}$, 307 m
 9.162 $\omega = 11.600 \text{ rpm}$; $s = 1,19 \text{ m}$
 9.163 $\omega = 2100 \text{ rpm}$

Capítulo 10

- 10.1 $D = 50 \text{ mm}$; $b = 6,4 \text{ mm}$
 10.2 $H = 101 \text{ ft}$, 106 ft , 109 ft , 111 ft ;
 $\dot{W}_m = 3,86 \text{ hp}$, $4,02 \text{ hp}$, $4,15 \text{ hp}$, $4,21 \text{ hp}$
 10.3 $H = 99,8 \text{ m}$; $\dot{W}_m = 97,8 \text{ kW}$
 10.4 $H = 135 \text{ m}$; $\dot{W}_m = 994 \text{ kW}$
 10.5 $H = 487 \text{ m}$; $\dot{W}_m = 23,9 \text{ MW}$
 10.6 $H = 50,1 \text{ ft}$; $\mathcal{P} = 12,7 \text{ hp}$
 10.7 $\beta_1 = 64,2^\circ$; $\delta = 7,90^\circ$
 10.8 $H = 61,4 \text{ m}$; $\dot{W}_m = 150 \text{ kW}$
 10.9 $Q = 1,60 \text{ m}^3/\text{s}$; $H = 132 \text{ m}$; $\dot{W}_m = 2,10 \text{ MW}$
 10.10 $\beta_1 = 47,7^\circ$; $H = 476 \text{ m}$; $\dot{W}_m = 37,3 \text{ MW}$
 10.11 $H_0 = 179 \text{ m}$; $H = 174 \text{ m}$; $\dot{W}_m = 85,4 \text{ kW}$
 10.12 $\beta_2 = 61,3^\circ$
 10.13 $\theta_{ef} = 30,4^\circ$
 10.14 $\dot{W}_m = 11,7 \text{ kW}$; $H = 34,2 \text{ m}$
 10.16 $\dot{W}_m = 5,75 \text{ kW}$; $H = 19,7 \text{ m}$
 10.17 $\omega = 224 \text{ rad/s}$; $\alpha_2 = 80,4^\circ$; $H = 325 \text{ ft}$;
 $\dot{W}_m = 37,8 \text{ hp}$
 10.18 $H = 165 \text{ ft}$ (H_2O), 230 ft (gasolina)
 10.19 $\eta = 0,445$; $Q = 450 \text{ gpm}$; $H = 30,9 \text{ ft}$
 10.21 $H(\text{ft}) = 156 - 1,36 \times 10^{-4} [Q(\text{gpm})]^2$
 10.22 $H(\text{ft}) = 91,5 - 4,01 \times 10^{-7} [Q(\text{gpm})]^2$

- 10.23 $\eta \approx 0,79$; $H \approx 176 \text{ ft}$ para $Q \approx 630 \text{ gpm}$
 10.24 $\eta \approx 0,83$; $H \approx 185 \text{ ft}$ para $Q \approx 820 \text{ gpm}$
 10.25 $H_1 = 15,1 \text{ m}$; $H_2 = 60,7 \text{ m}$;
 $\dot{W}_{\text{fluido}} = 1,86 \text{ kW}$; $\eta_p = 76\%$;
 $\dot{W}_{\text{eletr}} = 2,88 \text{ kW}$
 10.26 $\dot{W}_{\text{eletr}} = 2,4 \text{ kW}$; $p_2 = 369 \text{ kPa}$ (manométrica)
 10.29 1 hp (EUA) = $1,01 \text{ mhp}$;
 $N_s (\text{mhp}) = 4,39 N_s (\text{EUA})$
 10.30 $N_s = 1130$; $\mathcal{P}_{\text{in}} = 11,6 \text{ hp}$
 10.31 $\eta \approx 0,86$ para $Q = 2220 \text{ gpm}$, $H = 130 \text{ ft}$;
 $D = 13 \text{ in}$; $Q = 2800 \text{ gpm}$, $H = 153 \text{ ft}$;
 $D = 11 \text{ in}$; $Q = 1690 \text{ gpm}$, $H = 109 \text{ ft}$
 10.32 $\dot{W}_m = 735 \text{ kW}$; $Q' = 0,6 \text{ m}^3/\text{s}$;
 $H' = 12,5 \text{ m}$; $\eta' = 80\%$; $\mathcal{P}' = 91,9 \text{ kW}$
 10.33 $H_0 = 26 \text{ m}$; $\eta = 79\%$; $Q' = 1,07 \text{ m}^3/\text{s}$;
 $H' = 21,8 \text{ m}$; $H_0 = 56,6 \text{ m}$;
 $\mathcal{P}' = 289 \text{ kW}$
 10.34 $n = 5$ unidades motor/bomba
 10.35 $H_{1150} \approx 25,9 \text{ ft}$
 10.43 $N_m = 371 \text{ rpm}$; $D_m/D_p = 0,145$;
 $Q_m = 14,2 \text{ ft}^3/\text{s}$
 10.44 Sim; Opera com vazão mássica abaixo do PME, velocidade menor.
 10.45 $N_m = 7140 \text{ rpm}$; $D_m/D_p = 0,135$
 10.46 $Q = 1080 \text{ ft}^3/\text{s}$; $H = 211 \text{ ft}$;
 $\mathcal{P} = 25.800 \text{ hp}$
 10.47 $a = 0,0426 (\text{gpm})^{-1}$,
 $b = -1,56 \times 10^{-9} (\text{gpm})^{-3}$; $r^2 = 0,996$
 10.48 $T \approx 46^\circ \text{C}$; $Q = 0,625 \text{ L/s}$; $H \approx 4,65 \text{ m}$
 10.49 $NPSHA = 26,4 \text{ ft}$;
 $H = 22,5 \text{ ft}$ ($p = 9,73 \text{ psig}$)
 10.52 $Q_{\max} = 948 \text{ gpm}$
 10.54 $H = 40,4 \text{ ft}$; Custo = $0,29 \text{ \$/h}$; $\mathcal{P} = 2,72 \text{ hp}$
 10.55 $D = 6 \text{ in}$ (nominal); $\mathcal{P}_m = 890 \text{ hp}$
 10.57 $H = 75,4 \text{ ft}$; $\mathcal{P}_h = 303 \text{ hp}$
 10.58 $Q = 627 \text{ gpm}$
 10.59 $Q = 2710 \text{ gpm}$; $L_e/D = 27,250$
 10.60 $Q = 4600 \text{ gpm}$; $L_e/D = 9980$
 10.61 $Q = 3000 \text{ gpm}$; $L_e/D = 51,600$
 10.65 Com 3 bombas, $\eta \approx 0,91$;
 $\mathcal{P}_m = 235.000 \text{ hp}$
 10.66 $H_p = 295 \text{ ft}$
 10.68 $Q = 2330 \text{ gpm}$, $H = 374 \text{ ft}$; Tipo 8AE20G,
 rotor de 19,5 in, 1770 rpm
 10.69 $Q = 197 \text{ gpm}$, $H = 116 \text{ ft}$; Tipo 4AE12,
 rotor de 11 in, 1750 rpm
 10.70 $Q = 600 \text{ gpm}$, $H = 778 \text{ ft}$;
 Tipo STUT-16B, 5 estágios, 1750 rpm
 10.73 $Q = 2020 \text{ gpm}$
 10.74 $Q = 898 \text{ gpm}$, $H = 104 \text{ ft}$; Tipo 4AE11,
 rotor de 11 in, 1750 rpm
 10.75 $Q = 11.200 \text{ gpm}$, $H = 101 \text{ ft}$; 3 Tipo
 10AE12, rotor de 12 in, 1750 rpm
 10.76 $Q = 15.700 \text{ gpm}$, $H = 654 \text{ ft}$ (gasolina);
 4 Tipo 10TU-22C, 2 estágios, 1750 rpm
 10.79 $Q_{\max} = 11,2 \text{ gpm}$ para $\Delta z = 0$

- 10.81 $N = 3500$ rpm; $D = 3,18$ in; $\eta \approx 0,6$
 10.82 $\eta \approx 0,8$ para $Q = 9200$ cfm
 10.84 $A_{\text{saída}} = 6,29$ ft 2 ; $\eta \approx 0,85$
 10.85 $\omega' = 659$ rpm; $\mathcal{P}' = 32,8$ hp
 10.86 $V = 123$ ft/s
 10.88 $\mathcal{P}_{\text{perda}} = 0,292$ hp
 10.89 $F_T = 680$ e 449 lbf
 10.90 $D = 1,44$ m; $T = 1,60$ kN e 800 N
 10.91 $\eta = 57,1\%$
 10.92 $D = 18,6$ ft; $n = 241$ rpm; $\mathcal{P}_{\text{entra}} = 72,700$ hp
 10.93 $V = 16,0$ ft/s; $J = 0,748$; $C_F = 0,0415$
 10.94 $\eta = 50,0\%$; $\eta_0 = 0$
 10.97 $\mathcal{P}_{\text{sai}} = 16.900$ hp; $N = 353$ rpm;
 $T = 3,22 \times 10^5$ ft · lbf
 10.98 $N_s = 35,1$; $Q = 31.800$ m 3 /s; $D = 27,6$
 10.99 $N_{s_{\text{co}}} = 55,7$; $Q \approx 34.600$ ft 3 /s
 10.100 $D = 10,3$ ft; $D_j = 14,5$ in; $Q = 310$ ft 3 /s
 10.101 $N_s = 26,5$; $T = 3,91 \times 10^6$ ft · lbf,
 $Q = 2570$ cfs para $H = 380$ ft
 10.102 Para um jato, $N = 229$ rpm; $D = 10,5$ ft
 10.103 $\mathcal{P} = 1,77$ hp; $\eta = 0,600$
 10.104 $H_{\text{líquido}} \approx 1050$ ft; $N_s \approx 5$
 10.105 $N_{s_{\text{co}}} = 4,55$; $D = 6,20$ ft
 10.107 $D_j \approx 2,2$ in; $\mathcal{P} \approx 60,3$ hp
 10.108 $U_t \approx 79,6$ m/s; $C_P = 0,364$
 10.109 $\omega \approx 26$ s $^{-1}$; $\mathcal{P}_{\text{modelo}} \approx 0,069$ hp
 10.110 $\mathcal{P} \approx 22$ hp; $\omega = 98,9$ rpm
 10.111 $Qh \approx 737$ gpm · ft com $\eta_{\text{bomba}} = 0,7$

Capítulo 11

- 11.1 $\Delta u = -574$ kJ/kg; $\Delta h = -803$ kJ/kg;
 $\Delta s = 143$ J/(kg · K)
 11.2 Sim
 11.3 $T_{\min} = 246$ °C
 11.4 $\Delta S = -0,923$ Btu/°R; $\Delta U = -684$ Btu;
 $\Delta H = -960$ Btu
 11.5 $q = 1,10$ MJ/kg; $q = 788$ kJ/kg
 11.6 $\eta = 57,5\%$
 11.8 $\dot{W} = 392$ kW
 11.9 $W = 176$ MJ; $W = 228$ MJ; $T = 858$ K;
 $Q = -317$ MJ
 11.10 $\dot{m} = 36,7$ kg/s; $T_2 = 572$ K; $V_2 = 4,75$ m/s;
 $\dot{W} = 23$ MW
 11.11 $\eta = 65\%$
 11.12 $\Delta t = 828$ s
 11.14 $M = 0,533, 1,08$
 11.15 $M = 0,776$; $V = 269$ m/s
 11.16 $c = 299$ m/s; $V = 987$ m/s; $V/V_b = 1,41$
 11.23 $V = 761$ m/s; $\alpha = 27,0^\circ$
 11.24 $V = 642$ m/s
 11.25 $V = 6320$ ft/s
 11.26 $M = 1,19$; $V = 804$ ft/s; $Re/x = 9,84 \times 10^6$ m $^{-1}$
 11.27 $V = 493$ m/s; $\Delta t = 0,398$ s
 11.28 $V = 515$ m/s; $t = 6,16$ s
 11.29 $t = 8,51$ s
 11.30 $\Delta x = 3920$ ft

- 11.31 $t \approx 48,5$ s
 11.34 $M = 0,141, 0,314, 0,441$
 11.35 $M = 0,925$; $V = 274$ m/s
 11.36 $\Delta\rho/\rho = 48,5\%$; Não
 11.37 $p_0 = 546$ kPa; $T_0 = 466$ K; $h_0 - h = 178$ kJ/kg
 11.38 $p_0 = 126, 128$ kPa (abs)
 11.39 $M = 0,801$; $V = 236$ m/s; $T_0 = 245$ K
 11.40 $c = 295$ m/s; $V = 649$ m/s; $\alpha = 27,0^\circ$;
 $T_0 = 426$ K
 11.41 $\Delta p = 8,67$ kPa; $V = 195$ m/s; $V = 205$ m/s
 11.43 $a_x = -161$ m/s 2 ; $p_0 = 191$ kPa (abs); $T_0 = 346$ K
 11.44 $T_0 = 394$ °F; $p_0 = 85,4$ psia; $\dot{m} = 145$ lbm/s
 11.45 Sim; Não
 11.46 $V = 890$ m/s; $T_0 = 677$ K; $p_0 = 212$ kPa
 11.47 $V = 987$ m/s; $p_0 = 125$ kPa;
 $p_0 = 31,6$ kPa; $T_0 = 707$ K
 11.48 $T_{0_1} = T_{0_2} = 20,6$ °C; $p_{0_1} = 1,01$ MPa;
 $p_{0_2} = 189$ kPa; $s_2 - s_1 = 480$ kJ/kg · K
 11.49 $T_{0_1} = 539$ °C; $T_{0_2} = -16,6$ °C;
 $Q = -27,9$ kW; $p_{0_1} = 593$ kPa;
 $p_{0_2} = 657$ kPa; $s_2 - s_1 = -1,19$ kJ/kg · K
 11.50 $T_0 = 344$ K; $p_0 = 223, 145$ kPa (abs);
 $s_2 - s_1 = 0,124$ kJ/(kg · K)
 11.51 $\delta Q/dm = 63,0$ Btu/lbm; $p_{0_2} = 56,5$ psia
 11.52 $T_0 = 445$ K; $p_0 = 57,5, 46,7$ kPa (abs);
 $s_2 - s_1 = 59,6$ J/(kg · K)
 11.53 $T_0 = 2900, 1870$ °R;
 $p_0 = 100, 4,57$ psia;
 $s_2 - s_1 = 0,107$ Btu/(lbm · °R)
 11.54 $\Delta p = 48,2$ kPa
 11.55 $T^* = 260$ K, $p^* = 24,7$ MPa (abs);
 $V^* = 252$ m/s
 11.56 $T^* = 1500$ K, $p^* = 2,44$ MPa (abs);
 $V^* = 2280$ m/s
 11.57 $T^* = 2730$ K, $p^* = 25,4$ MPa (abs);
 $V^* = 1030$ m/s
 11.58 $T^* = 2390$ °R, $p^* = 79,2$ kPa (abs);
 $V^* = 2400$ ft/s

Capítulo 12

- 12.1 $V = 2620$ ft/s; $M = 1,36$;
 $\dot{m} = 1,76$ lbm/s
 12.2 $V = 1660$ ft/s; $M = 0,787$;
 $\dot{m} = 0,274$ lbm/s
 12.3 $M = 1,35$
 12.4 $p = 93,8$ kPa
 12.5 $M_2 = 1,20$
 12.6 $M_2 = 1,20$
 12.7 $V = 475$ m/s; $A = 0,315$ m 2
 12.8 $M = 1,75$; $\dot{m} = 27,2$ kg/s;
 $A_2 = 0,192$ m 2 ; $p_2 = 55,0$ kPa
 12.10 $\dot{m} = 8,50$ kg/s
 12.11 $p_t = 33$ psia; $M = 0,90$; $V_t = 1060$ ft/s
 12.12 $p_t = 166$ kPa
 12.13 $p = 150$ kPa; $M = 0,6$; $A_t = 0,0421$ m 2 ;
 $\dot{m} = 18,9$ kg/s

- 12.14 $\dot{m} = 0,548 \text{ kg/s}$
- 12.15 $A = 1,94 \times 10^{-3} \text{ m}^2$
- 12.16 $p_0 = 806 \text{ kPa}; \dot{m} = 1,92 \text{ kg/s}$
- 12.17 $p_0 = 818 \text{ kPa}; p_e = 432 \text{ kPa}; T_e = -45,5^\circ\text{C}; V_e = 302 \text{ m/s}$
- 12.18 $p_0 \geq 191 \text{ kPa}; \dot{m} = 1,28 \text{ kg/s}$
- 12.19 $\dot{m} = 0,0107 \text{ lbm/s}$
- 12.20 $t = 68,4 \text{ s}; \Delta s = 0,0739 \text{ Btu/(lbm} \cdot ^\circ\text{R)}$
- 12.21 $R_x = 1560 \text{ N} (\text{para a esquerda})$
- 12.22 $T_0 = 188^\circ\text{C}; \Delta A = -25,4\%;$
 $p = 188 \text{ kPa}; V = 393 \text{ m/s}$
- 12.23 $p = 687 \text{ kPa} (\text{abs}); \dot{m} = 0,0921 \text{ kg/s}; a_{rx} = 1,62 \text{ m/s}^2$
- 12.24 $p_0 = 988 \text{ kPa}; p_e = 522 \text{ kPa}; T_e = 58,7^\circ\text{C}; V_e = 365 \text{ m/s}, a = 1,25 \text{ m/s}^2$
- 12.25 $\dot{m} = 2,73 \text{ lbm/s}; a_{rx} = 99,8 \text{ ft/s}^2$
- 12.26 $R_x = 304 \text{ lbf, tração}$
- 12.27 $A_2 = 0,0340 \text{ m}^2; V_2 = 424 \text{ m/s}$
- 12.28 $A_t = 0,377 \text{ in}^2$
- 12.29 $t = 23,6 \text{ s}$
- 12.30 $M_e = 1,00; p_e = 381 \text{ kPa}; p_0 = 191 \text{ kPa}; T \approx 288 \text{ K}$
- 12.31 $t = 23,5 \text{ s}; \Delta s = 161 \text{ J/(kg} \cdot \text{K)}$
- 12.32 $\dot{m} = 0,440 \text{ lbm/s}$
- 12.33 $p_0 = 115 \text{ psia}; \dot{m} = 1,53 \text{ lbm/s}; A_t = 0,593 \text{ in}^2$
- 12.34 $p = 125 \text{ kPa} (\text{abs}); \dot{m} = 0,401 \text{ kg/s}$
- 12.35 $A = 2,99 \text{ in}^2; \dot{m} = 3,74 \text{ lbm/s}$
- 12.36 $V = 1300 \text{ m/s}; \dot{m} = 87,4 \text{ kg/s}$
- 12.37 $A = 8,86 \times 10^{-4} \text{ m}^2, 1,50 \times 10^{-3} \text{ m}^2$
- 12.38 $\dot{m} = 3,57 \text{ lbm/s}$
- 12.39 $R_x = 950 \text{ N}$
- 12.40 $\dot{m} = 39,4 \text{ lbm/s}; F_x = 9750 \text{ lbf}$
- 12.41 $p = 88,3 \text{ kPa} (\text{abs}); \dot{m} = 0,499 \text{ kg/s}; K_x = 1030 \text{ N}$
- 12.42 $\dot{m} = 32,4 \text{ kg/s}; A_e = 0,167 \text{ m}^2; A_e/A_t = 19,4$
- 12.43 $p_t = 2740 \text{ psia}; \dot{m} = 0,0437 \text{ lbm/s};$
 Empuxo = 1,97 lbf; 36%; $A_e = 7,52 \times 10^{-3} \text{ in}^2$
- 12.44 $p_0 = 5600 \text{ psia}$
- 12.45 $\dot{m} = 0,0726 \text{ kg/s}; p \leq 33,5 \text{ kPa} (\text{abs})$
- 12.46 $M = 0,20; \dot{m} = 3,19 \times 10^{-3} \text{ kg/s};$
 $p = 47,9 \text{ kPa} (\text{abs})$
- 12.47 $p = 18,5 \text{ psia}; V = 1040 \text{ ft/s}$
- 12.48 $p = 477 \text{ kPa} (\text{abs}); \Delta s = 49,5 \text{ J/(kg} \cdot \text{K)}$
- 12.49 $\dot{m} = 0,00321 \text{ kg/s}; p_0 = 33,8 \text{ kPa} (\text{abs});$
 $\Delta s = 314 \text{ J/(kg} \cdot \text{K)}$
- 12.50 $\dot{m} = 0,0192 \text{ kg/s}; T^* = 244 \text{ K};$
 $p^* = 53,4; 13,6 \text{ kPa} (\text{abs})$
- 12.51 $T = 468 \text{ K}; F = 60 \text{ N}; \Delta s = 149 \text{ J/(kg} \cdot \text{K)}$
- 12.52 $F = 822 \text{ lbf}$
- 12.53 $p_t = 56,6 \text{ psia}; T = 433^\circ\text{R}; p_0 = 27,8 \text{ psia};$
 $\dot{m} = 0,0316 \text{ lbm/s}$
- 12.54 $T = 238 \text{ K}; p = 26,1 \text{ kPa} (\text{abs});$
 $\Delta s = 172 \text{ J/(kg} \cdot \text{K)}$
- 12.55 $M = 0,15; T = 246 \text{ K}, p_0 = 25,6 \text{ kPa}; L = 8,41 \text{ m}$
- 12.56 $L = 1,27 \text{ m}$
- 12.57 $T = 459 \text{ K}; L = 34,5 \text{ m}$
- 12.58 $L = 18,8 \text{ ft}$
- 12.63 $\dot{f} = 0,0122; \Delta p = 13,0 \text{ psi}$
- 12.64 $L = 0,405 \text{ m}$
- 12.66 $p = 191 \text{ kPa} (\text{abs}); L = 5,02 \text{ m};$
 $\Delta s = 326 \text{ J/(kg} \cdot \text{K)}$
- 12.67 $M = 0,25; \text{Adicionado}$
- 12.68 $p = 153 \text{ psia}$
- 12.69 $M = 0,452; L = 603 \text{ ft}$
- 12.70 $\Delta p = 16,6; 18,2; 18,1 \text{ psia}$
- 12.71 $Q = 1,84 \times 10^8 \text{ ft}^3/\text{dia}$
- 12.72 $\delta Q/dm = 145 \text{ kJ/kg}; \Delta p = 405 \text{ kPa}$
- 12.73 $\delta Q/dm = 243 \text{ Btu/lbm}$
- 12.74 $\delta Q/dm = 449 \text{ kJ/kg}; \Delta s = 0,892 \text{ kJ/(kg} \cdot \text{K)}$
- 12.75 $\dot{Q} = 111 \text{ kW}; p_1 - p_2 = 1,30 \text{ MPa}$
- 12.76 $\delta Q/dm = 18 \text{ kJ/kg}; \Delta s = 53,2 \text{ J/(kg} \cdot \text{K)}; \Delta p_0 = 2,0 \text{ kPa}$
- 12.77 $V = 1520 \text{ ft/s}; T = 2310^\circ\text{R}; \dot{Q} = 740 \text{ Btu/s}$
- 12.78 $p = 209 \text{ psia}; \dot{Q} = 2270 \text{ Btu/s}; \dot{m}_f = 0,126 \text{ lbm/s}$
- 12.79 $\delta Q/dm = 330 \text{ Btu/lbm}; \Delta p_0 = -1,94 \text{ psia}$
- 12.80 $V = 866 \text{ m/s}; p = 46,4 \text{ kPa}; M = 1,96;$
 $\delta Q/dm = 156 \text{ kJ/kg}$
- 12.81 $M = 0,50; T_0 = 1560 \text{ K}; \dot{Q} = 1,86 \text{ MJ/s}$
- 12.82 $\Delta p_0 = -22 \text{ kPa}; \delta Q/dm = 447 \text{ kJ/kg}; \Delta s = 889 \text{ J/(kg} \cdot \text{K)}$
- 12.83 $\delta Q/dm = 17,0 \text{ kJ/kg}; T = 318 \text{ K}; p = 46,3 \text{ kPa}; p_0 = 87,7 \text{ kPa}$
- 12.84 $M = 1,0; p = 48,8 \text{ kPa}; \Delta p_0 = -8,60 \text{ kPa}$
- 12.85 $\dot{Q} = 5,16 \times 10^4 \text{ Btu/s}$
- 12.86 $\delta Q/dm = 313 \text{ Btu/lbm}; \Delta p_0 = -34 \text{ psia}$
- 12.87 $T_0 = 764 \text{ K}; \dot{m} = 0,0215 \text{ kg/s}; A_e/A_t = 4,23$
- 12.88 $T_0 = 966 \text{ K}; M = 0,60;$
 $\delta Q/dm = 343 \text{ kJ/kg}; \text{Fração} = 0,616$
- 12.89 $M_2 = 1,74; p_2 = 4,49 \text{ psia}$
- 12.90 $V = 536 \text{ m/s}$
- 12.91 $p_0 = 7,22 \text{ psia}; T_0 = 954^\circ\text{R}$
- 12.92 $\rho = 0,359 \text{ lbm/ft}^3; M = 0,701$
- 12.93 $V = 247 \text{ m/s}; T = 670 \text{ K}; \Delta s = 315 \text{ J/(kg} \cdot \text{K)}$
- 12.94 $p = 28,1; 85,7 \text{ psia}$
- 12.95 $T = 520 \text{ K}; p_0 = 1,29 \text{ MPa}$
- 12.96 $V = 257 \text{ m/s}; M = 0,493; \Delta p_0 = -512 \text{ kPa}$
- 12.97 $V = 255 \text{ m/s}; \Delta p = 473,842 \text{ kPa}$
- 12.98 $T_0 = 426 \text{ K}; p_0 = 207,130 \text{ kPa}$
- 12.99 $M = 2,48; V = 2420 \text{ ft/s}; p = 24,3 \text{ psia}; p_0 = 29,1 \text{ psia}$
- 12.100 $T = 414 \text{ K}; p = 51,9 \text{ kPa}; p_0 = 57,9 \text{ kPa}$
- 12.101 $M = 0,545; p = 514 \text{ kPa}; p_0 = 629 \text{ kPa}; A = 0,111 \text{ m}^2$
- 12.102 $A = 2,32 \text{ ft}^2; \Delta s = 0,0423 \text{ Btu/(lbm} \cdot ^\circ\text{R)}$
- 12.103 $\Delta p_0 = -14,1 \text{ psi}; \Delta s = 0,0591 \text{ Btu/(lbm} \cdot ^\circ\text{R)}$
- 12.104 $M = 2,20; p_0 = 178 \text{ kPa}; V_s = 568 \text{ m/s}$
- 12.105 $T_0 = 533 \text{ K}; \Delta p = 37,4 \text{ kPa}; \Delta s = 30,0 \text{ J/(kg} \cdot \text{K}); p_0 = 116 \text{ kPa}$
- 12.106 $V = 265, 279 \text{ m/s}$
- 12.107 $M = 1,45; \dot{m} = 0,808 \text{ lbm/s}$
- 12.108 $M = 0,701; p = 167 \text{ kPa}; \Delta s = 20,9 \text{ J/(kg} \cdot \text{K)}$

12.113 $M = 1,92$; $p = 89,4$; $58,6$; $14,5$ psia

12.114 $M = 2,94$; $p_0 = 3,39$ MPa;
 $p = 3,35$; $1,00$ MPa, 101 kPa

12.115 $p = 301$ kPa

12.116 $p = 46,7$ psia; $A = 1,52$ in²; $\dot{m} = 2,55$ lbm/s

12.117 $p = 587$ kPa; $A_e = 756$ mm²; $A = 448$ m²

12.118 $M = 1,50$

12.119 $33,4 < p_b < 99,6$ kPa; $\dot{m} = 0,121$ kg/s

12.120 $M = 2,12$; $V = 2000$ ft/s

12.121 $P_{\text{atm}} < p_0 < 112$ kPa e $p_0 > 743$ kPa

12.122 $p = 66,6$ psia

12.123 $p = 301$ kPa (abs)

12.125 $M = 0,475$; $p_0 = 361$ kPa; $T_0 = 400$ K;
 $A_t = 118$ mm²; $s_2 - s_1 = -0,320$ kJ/(kg · K);
 $M_e = 0,377$

12.127 $M = 2,14$

12.128 $V = 2140$ ft/s; $\Delta s = 0,0388$ Btu/(lbm · °R)

12.129 $M_2 = 2,06$; $p_2 = 93,4$ kPa; $\theta = 3,72^\circ$; Choque normal: $M_2 = 0,547$; $p_2 = 411$ kPa; $\beta = 27^\circ$

12.130 $\beta = 19,5^\circ - 90^\circ$

12.131 $\theta = 25^\circ$; $\beta = 46,7^\circ$; $M_2 = 1,56$

12.132 $\beta = 66,2^\circ$; $p_2/p_1 = 6,06$

12.133 $M = 1,42$; $V = 484$ m/s

12.136 $F_L/w = 138$ kN/m

12.137 $F_L/w = 183$ kN/m

12.138 $p_1 = 36,6$ kPa; $p_2 = 15,9$ kPa

12.141 $p_0 = 1317$ kPa, $p = 497$ kPa;
 $p_0 = 3814$ kPa, $p = 571$ kPa

12.142 $F_L/w = 64,3$ kN/m; $D = 13,7$ kN/m

12.144 $C_D = 0,0177$

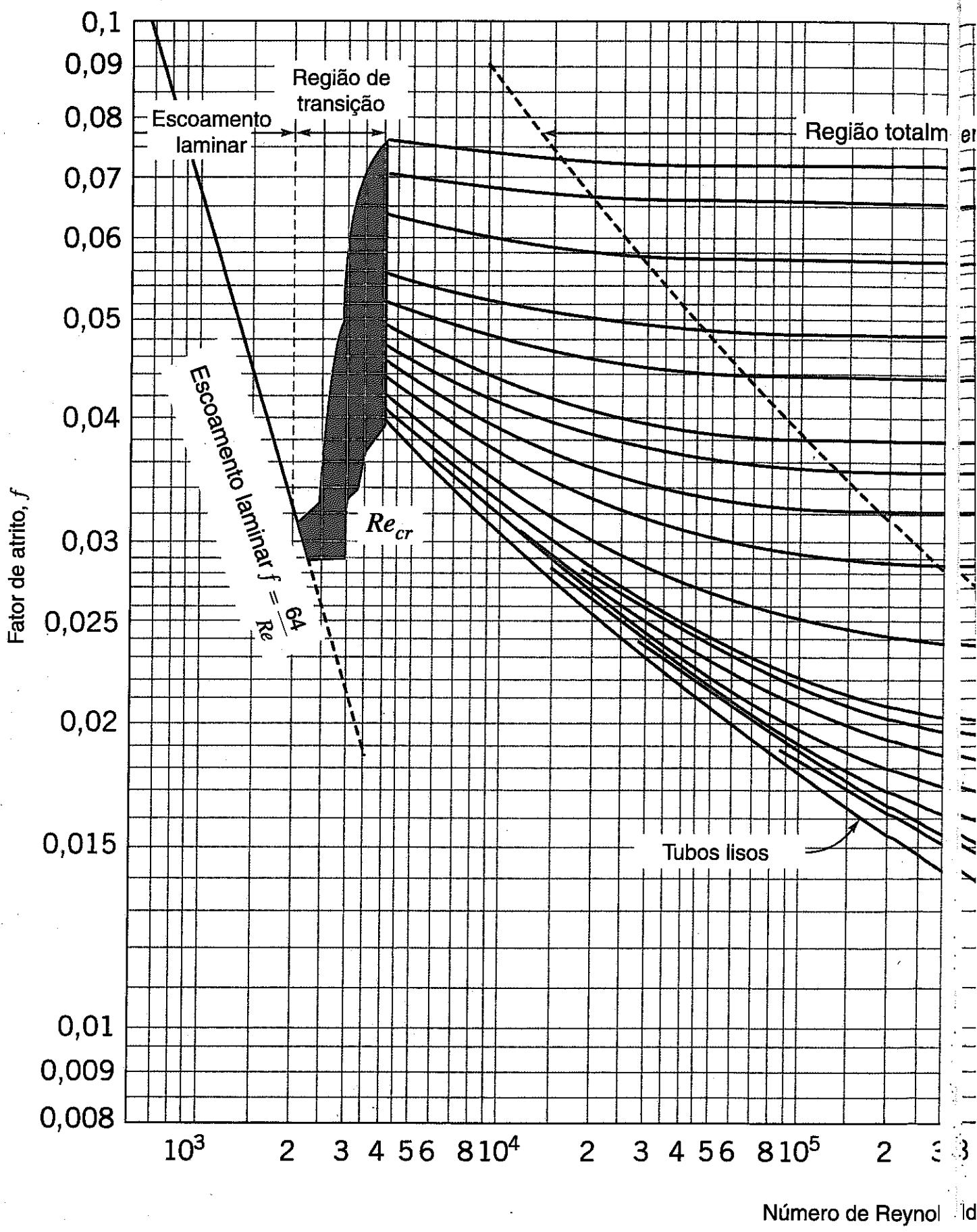
ÍNDICE

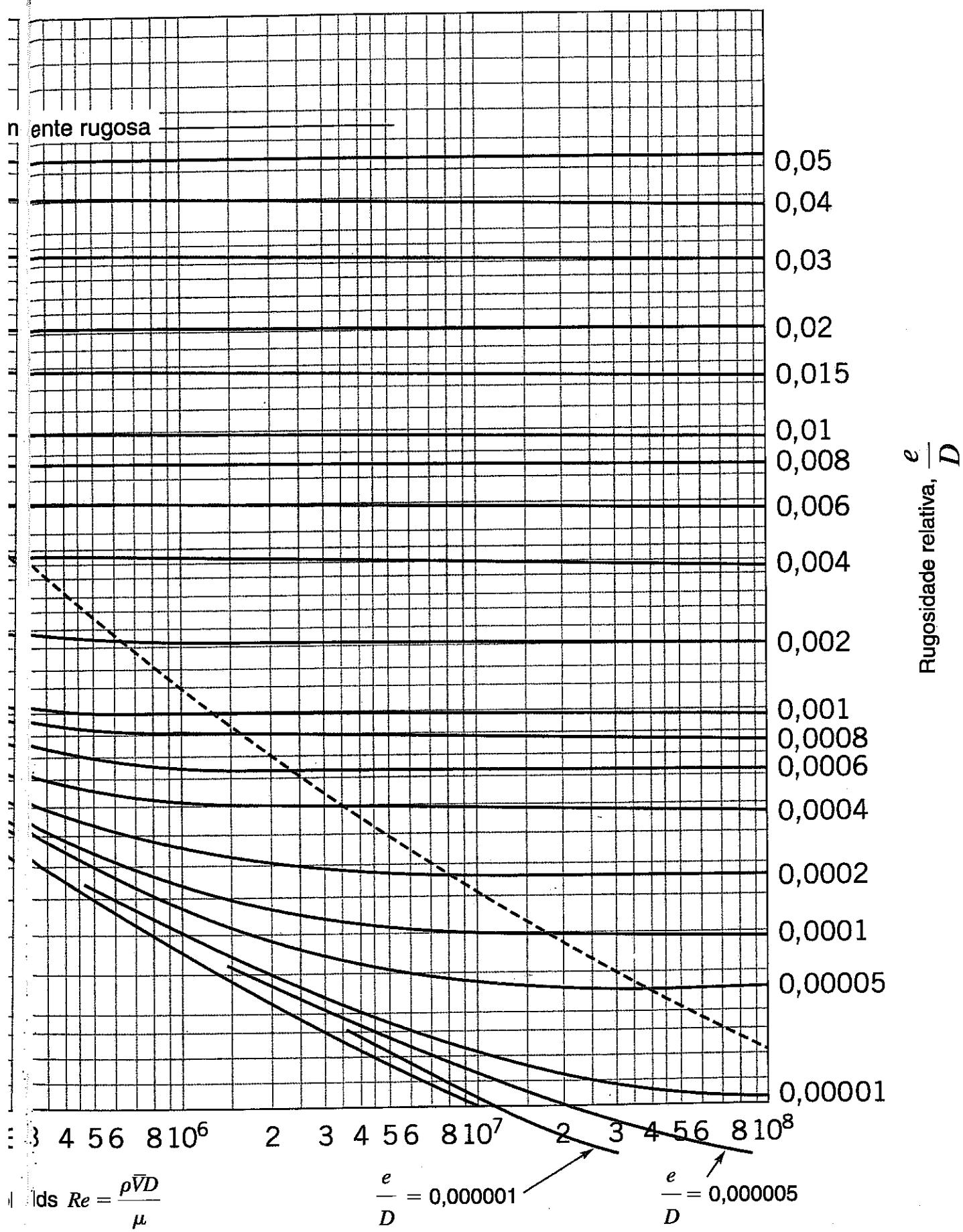
- A**
- Aceleração
conveciva, 199
de partícula em campo de velocidade, 197, 199
coordenadas cilíndricas, 200
coordenadas retangulares, 200
gravitacional, 9
local, 199
- Acelerômetro, 93
- Acessórios, perdas em. *Veja Perda de carga, em válvulas e acessórios*
- Acumulador hidráulico, 178
- Água, propriedades da, 709, 719
- Algarrismos significativos, 2
- Altura de carga, 250
bruta, 512, 515
de bloqueio, *shutoff*, 503
de bomba, 358, 503, 530
de sucção positiva líquida, 526
Líquida, 512, 515
- Anemômetro
de laser Doppler, 391
térmico, 391
- Ângulo
de ataque, 456
de contato, 28, 713
- Área
de centróide, 61
momento de inércia de, 64-66
produto de inércia de, 64-66
molhada, 443
planiforme, 454, 456
- Arrasto, 31, 416, 442
aerodinâmico, 306
de veículo, 306
de atrito, 443, 447
de forma, 33, 462
de perfil, 462
de pressão, 33, 446, 447
induzido, 459
parasita, 467
- Atmosfera
isotérmica, 58
padrão, 50
propriedades de, 51, 712
- B**
- Barômetro, 57
- Barris, indústria de petróleo dos EUA, 363, 410
- Bloqueio, 625, 629, 637, 653, 672, 673
- Bocal, 239, 383, 617
choque normal em, 668
condições de projeto, 630
convergente, 618, 624
convergente-divergente, 618, 629, 669
de borda, 281
escoamento
bloqueado em, 624, 630
incompressível através de, 240
sobre-expandido, 630
subexpandido, 630
- Bomba(s), 492, 531
de deslocamento positivo, 549
de jato, 164
em sistema de fluido, 291, 530
"leis" das, 310, 522
operação
com velocidade variável, 538
em paralelo, 538
em série, 537
ponto de operação, 530
procedimento de seleção, 727
velocidade específica, 518
- C**
- Calor específico
pressão constante, 586, 718
volume constante, 586, 718
- Camada-limite, 33, 416
controle de, 463, 468
efeito do gradiente de pressão sobre a, 438
equação integral da quantidade de movimento para, 425, 429
espessura(s), 417, 418
de deslocamento, 418
de quantidade de movimento, 418
integrais, 419
fator de forma, 441
luminar, 421, 433
de placa plana, solução aproximada, 433
de placa plana, solução exata, 421
perfis de fluxo de quantidade de movimento, 441
perfis de velocidade, 441
placa plana, 417
separação, 439
transição, 417
turbulenta, 435
solução aproximada para placa plana, 435
- Cambando, 456
- Campo
de escoamento
uniforme, 18
dimensões de, 17
de massa específica, 16
de pressão, 48
de tensões, 21
de velocidade, 17
- Carenagem, 33, 453
- Carga, 348, 496
- Carregamento de asa, 461
- Cavalo-vapor métrico, 575
- Cavitação, 35, 525
- Centro de pressão, 691
- Choque
normal, 660
diagrama T_s , 662, 663
efeito sobre propriedades, 663
equações básicas para, 661
escoamento supersônico em dutos com, 668
funções de escoamento para cálculo de, 663, 743
obliquo, 676
ângulo de choque, 683
- ângulo de deflexão, 683, 745-746
comparação com choque normal, 680
equações básicas para, 678
funções de escoamento para cálculo de, 683, 745
sobre um aeroporto, 684
- Cilindro
coeficiente de arrasto, 450
escoamento uniforme em torno de, 266, 268
- Cinemática do movimento de fluido, 197
- Circulação, 205, 271
- Coefficiente
de arrasto, 443
de aeroporto, 462
supersônico, 691
de aeronave completa, 462-463
de bolas de golfe, 469
de cilindro, 450
rotativo, 471
de esfera, 485, 448
girando, 468
de estrutura carenada, 454
de objetos selecionados, 447
de placa plana
normal ao escoamento, 446
paralela ao escoamento, 443
induzido, 459
- de atrito
local, 423
superficial, 432, 736
- de carga, 308, 517
- de contração, 281, 403
- de descarga, 381
bocal, 383
placa de orifício, 382
venturi, 385
- de empuxo (impulsão), 557
- de energia cinética, 346
- de perda
de carga, 353
localizada. *Veja Coeficiente de perda de carga*
de potência, 308, 517, 557
- de pressão, 298, 354
- de recuperação de pressão, 354
ideal, 355
- de sustentação, 456
de aeroporto, 458
supersônico, 691
de bola de golfe girando, 468
de cilindro rotativo, 471
de esfera girando, 468
- de torque, 517, 557
- de vazão, 308, 381
de bocal, 383
de placa de orifício, 383
de turbomáquina, 516
de velocidade de avanço, 557
- Comporta, 115, 242
- Compressor, 492, 548
- Comprimento
de entrada, 324
equivalente, 353
de acessórios e válvulas, 357

- de curvas, 357
de curvas de gomos, 357
- Condição(ões)**
críticas, escoamento compressível, 605
de irrotacionalidade, 254
de não-deslizamento, 3,33,324
de projeto. *Veja Boca*
- Cone de Mach**, 596, 597
- Conservação**
de energia. *Veja Primeira lei da termodinâmica*
de massa, 95, 101
coordenadas cilíndricas, 192
coordenadas retangulares, 185
- Constante de gás**
equação de estado do gás ideal, 4, 587, 718
universal, 586, 718
- Continuidade.** *Veja Conservação de massa*
- Coordenadas de linha de corrente**, 230, 234
- Corda**, 456
- Corpo rígido**, fluido em movimento de, 75
- Curvas de carga de sistema**, 530
- Curvatura de linha de corrente**, 232, 466
- D**
- Deformação**
angular, 197, 203, 207
linear, 197, 208
taxa de, 24, 207
- Densidade relativa**, 16, 710, 711
- Derivada**
de partícula, 199
de sistema, 97
relação com volume de controle, 100
- material**, 199
- substancial**, 199
- Diagrama**
de Moody, 351
de velocidade, 496
Ts, 589
- Diâmetro hidráulico**, 359, 641
- Difusor**, 355, 371, 492, 618
cônico, 355
geometria ótima, 355
recuperação de pressão em, 355
supersônico, 671
- Dilatação volumétrica**, 209
- Dilatante**, 28
- Dimensão(ões)**, 7
de campo de escoamento, 17
homogênea, 9
primária, 9, 292
secundária, 10
- Dina**, 11
- Dipolo**, 261
intensidade de, 261
- Distribuição de pressão**
aerofólio, 454, 458
supersônico, 684, 689, 691
automóvel, 467
bocal convergente, 625
bocal convergente-divergente, 629, 669
cilindro, escoamento uniforme, 266, 268
comprimento de entrada de tubo, 369
difusor, 371, 440
esfera, 449
hidrostática, 63, 115
- Downwash**, 460
- Duto não-circular**, 359
- E**
- Efeito**
Coanda, 162
de capilaridade, 30, 296
Doppler, 391, 597
Magnus, 470
- Eficiência**
de bomba, 308, 504
de hélice, 557, 582
de moinho de vento, 565
de propulsão, 556
de turbina hidráulica, 505
- Elemento de escoamento laminar (LFE)**, 385
- Energia**
interna, 586
mecânica, 248, 347
- Entulpa**, 150, 586
- de estagnação, 609, 613
Entrada de borda reentrante, 281
- Entropia**, 587
- Envelhecimento de tubos**, 352
- Envergadura de asa**, 461
- Equação(ões)**
básica da estática dos fluidos, 44
básicas para volume de controle, 95
com aceleração arbitrária, 133
com aceleração retilínea, 130
conservação da massa, 101
diferencial, 123
em rotação, 143
primeira lei da termodinâmica, 147
princípio da quantidade de movimento
angular, para volume de controle inercial, 96
segunda lei da termodinâmica, 154
segunda lei de Newton (quantidade de
movimento linear), para volume de controle
movendo com velocidade constante, 125
sem aceleração, 107
- da continuidade, forma diferencial, 185
coordenadas cilíndricas, 190
coordenadas retangulares, 185
- de Bernoulli**, 122, 133
aplicações, 239
cuidados na utilização, 244
escoamento irrotacional, 255
interpretação com uma equação de
energia, 245
para escoamento transiente, 251
restrições ao uso, 234
- de camada-limite de Prandtl, 313, 421
de energia, para escoamento em tubo. *Veja também*
Primeira lei da termodinâmica, 345
de estado, 4, 614
gás ideal, 4, 585
- de Euler**, 214, 229
ao longo de linha de corrente, 230
coordenadas cilíndricas, 230
coordenadas de linha de corrente, 230
coordenadas retangulares, 229
normal à linha de corrente, 232
para turbomáquina, 495
- de Gibbs**, 588
- de Laplace**, 256
- de movimento.** *Veja Equação de Navier-Stokes*
- de Navier-Stokes**, 212
coordenadas cilíndricas, 723
coordenadas retangulares, 212
- de quantidade de movimento**
forma diferencial, 210
para escoamento sem viscosidade, 229
para volume de controle
com aceleração arbitrária, 133
com aceleração retilínea, 131
diferencial, 121
inercial, 107
movendo com velocidade constante, 126
- diferencial básica adimensional**, 289
- integral de quantidade de movimento**, 425, 429
para escoamento com gradiente de pressão
zero, 430
- Tds*, 588
- Escoamento(s)**
adiabático. *Veja Escoamento de linha de Fanno*
bidimensional, 17
completamente desenvolvido, 324
laminar, 325
turbulento, 343
- compressível, 35, 585, 611
equações básicas, 611
gás ideal, 614
funções de escoamento para cálculo de, 739
- critico em canal aberto, 299
- de arrasto, *creeping flow*, 395
- de entrada sem choque, 497
- de linha de Fanno, 636
comprimento de bloqueio, 643, 673
diagrama *Ts*, 636
efeitos nas propriedades, 636
equações básicas para, 635
formação de choque normal em, 673
funções de escoamento para cálculo de, 640, 740
- de linha de Rayleigh, 651
adição máxima de calor, 653
bloqueio, 673
diagrama *Ts*, 652, 653
- efeitos sobre propriedades, 652
- equações básicas para, 651
- funções de escoamento para cálculo de,
656, 742
- em canal aberto, 37
- externo, 35, 415
- hipersônico, 596
- incompressível, 36, 102, 188, 192
- interno, 36, 323
- invíscido, 32
- irrotacional, 204, 254
- isoentrópico, 614
condições de referência para, 618
efeito de variação de área sobre, 614,
616-617
- em bocal convergente, 624
- em bocal convergente-divergente, 629
- equações básicas, 615
gás ideal, 614
- funções de escoamento para cálculo de,
620, 739
- no plano *hs*, 615
- laminar**, 35, 323
em tubo, 336
entre placas paralelas, 33
ambas as placas estacionárias, 325
uma placa em movimento, 330
- permanente, 17, 102, 188, 192
- planos elementares.** *Veja Teoria de escoamento*
potencial
- secundário**, 356
- sem atrito**
adiabático compressível. *Veja Escoamento*
isoentrópico
compressível com transferência de calor. *Veja*
Escoamento de linha de Rayleigh
incompressível, 229
- sem viscosidade**, 229
- transiente, 17
- transônico, 596
- tridimensional, 17
- turbulento, 323, 325, 341
distribuição de tensão de cisalhamento, 343
flutuação de velocidade, 342
perfil de velocidade, 343
camada de parede, 342
camada tâmpao, de superposição, 344
deficiência de velocidade, 344
lei de potência, 344
logarítmica, 343
subcamada viscosa, 343
velocidade média, 343
- unidimensional, 18
- uniforme em uma seção, 18, 102
- Esfera**
coeficiente de arrasto, 448
distribuição de pressão, 449
escoamento
em torno de, 33
invíscido em torno de, 33
- Espessura**
de deslocamento, 418
de perturbação. *Veja Camada-limite*
de quantidade de movimento, 418
- Estabilidade**, 71
- Estado**
de estagnação, 597
equação de, 4
termodinâmica, 585
- Estágio**, 492
- Estática de fluidos**
equação básica de, 47
relação pressão-altura, 50
- Esteira**, 34, 416
- Estol**, 457
- Estudos de modelo**, 299
- Expansão**
em série de Taylor, 48, 185, 190, 203, 326, 426,
427, 428
súbita, 354
- Experimento de Reynolds**, 323
- F**
- Fator(es)**
de atrito, 348, 349, 351
correlação de dados para, 350
correlação para tubo liso, 352

- de Darcy, 349
de Fanning, 349, 402
escoamento laminar, 350
de conversão, 757
de forma, perfil de velocidade, 441
de velocidade de aproximação, 381
Filmes, mecânica dos fluidos, 725
Flape, 463
Fluido, 2
barotrópico, 35
contínuo, 15
estático, variação de pressão em, 52
ideal, 256
incompressível, 53
não-newtoniano, 24, 27
dependente do tempo, 28
índice de comportamento do escoamento, 27
índice de consistência, 27
modelo exponencial, 27
pseudoplástico, 27
reóptico, 28
tixotrópico, 28
viscoelástico, 28
viscosidade aparente, 27
newtoniano, 24, 212
viscoso, 31
Fluxo de quantidade de movimento, 108
Fonte, 259
intensidade de, 259
Força
de arrasto, 442
de cisalhamento, 442
de compressibilidade, 297
de corpo (de campo), 21
de empuxo, 72
de gravidade, 297
de inércia, 295
de pressão, 47, 297, 442
de superfície, 21, 442
de sustentação, 442, 455
de tensão superficial, 28, 30, 297
hidrostática, 60
sobre superfície curva submersa, 67
sobre superfície plana submersa, 60
viscosa, 297
Formação de vórtices, 318, 450, 459
Função
de corrente, 193, 195
potencial, 256
- G**
- Garganta, bocal, 618
Gás ideal, 4, 585,
g., 10
Gelo, 710
Golpe de arête (ou martelo hidráulico), 35, 316
Gradiente, 49
de pressão, 49, 439
adverso, 34, 415, 439
efeito sobre camada-limite, 439
Gravidade, aceleração de, 9
- H**
- Hélice, 493, 553
coeficiente
de avanço de velocidade, 557
de empuxo, de impulsão, 557
de potência, 557
de torque, 557
disco de (atador), 553
eficiência, 557
de propulsão, 556
marítima, 557
solidez, 556
- I**
- Incerteza experimental, 2, 749
Índice
de comportamento do escoamento, 27
de consistência, 27
Instalação Transônica Nacional (National Transonic Facility — NTF), 312
Instalações de teste com modelo, 311
- L**
- Lei(s)
de arrasto de Stoke, 448
básicas para sistema, 95
conservação de massa, 95
primeira lei da termodinâmica, 96
princípio da quantidade de movimento angular, 96
segunda lei da termodinâmica, 97
segunda lei de Newton (quantidade de movimento linear), 96
forma diferencial, 212
Limite de confiança, 750
Linha, 250
de corrente, 19
equação de, 19, 194
de emissão, 19
de energia, 250, 371, 374
de tempo, 19
média, 456
piezométrica, 250, 371, 374
- M**
- Mancal de deslizamento, 330
Manômetro, 52
de líquidos múltiplos, 56
efeito capilar em, 30
reservatório, 54
sensibilidade, 53
tubo em U, 53
Máquina
de fluxo, 491
bomba, 492
características de desempenho, 505
de deslocamento positivo, 491
dinâmica de. *Veja Turbomáquina*
hélice, 493
turbina, 493
ventilador, 492
cólica, 564
Massa
específica, 15
molar (molecular), 586, 718
Matriz dimensional, 296
Medição
de vazão, 378
escoamento interno, 379, 389
bocal, 383
de flutuador, 389
de turbina, 389
elemento de escoamento laminar, 385
eletromagnético, 390
formação de vórtice, 389
métodos diretos, 379
métodos transversos, 390
anemômetro laser Doppler, 391
anemômetro térmico, 391
placa de orifício, 382
rotâmetro, 389
ultra-sônico, 390
venturi, 385
de velocidade. *Veja Medição de vazão*
Medidor
de vazão. *Veja Medição de vazão*
de Venturi, 385
mecânico. *Veja Medição de vazão*
Menisco, 29, 296
Meridional, 516
Métodos de descrição
euleriano, 9, 200
lagrangiano, 7, 200
Métrico absoluto (sistema de unidades), 10
Milha náutica, 758
Modelo exponencial, fluido não-newtoniano, 27
Módulo(s)
de elasticidade, 36
de compressibilidade, 35, 594, 711
Moinho de vento, 564
- N**
- National Transonic Facility (NTF), 607
Newton, 11
Número
de cavitação, 298, 559
de Euler, 298
- de Froude, 299
de Mach, 36, 299, 591
de Reynolds, 32, 298
crítico. *Veja Transição*
de Strouhal, 389, 450
de Weber, 299
- O**
- Óleo lubrificante, 717
Ondas de expansão isoentrópicas, 685
equações básicas para, 686
função de expansão de Prandtl-Meyer, 688, 747
sobre um aerofólio, 689
- Operador gradiente
coordenadas cilíndricas, 76, 192, 256
coordenadas retangulares, 49, 187
- Orifício reentrante, 281
- P**
- Paradoxo de D'Alembert, 31, 262
Parâmetro repetente, 292
Partícula fluida, 17
Pascal, 757
Pás-guia, 494
Passo, 557
Pé cúbico padrão de gás, 14
Perda
de carga, 347
em bocais, 355
em contracurvas graduais, 355
em curva
de tubo, 356
de gomos, 357
em difusores, 356
em entradas, 354
de tubo, 353
em expansões e contrações, 354
em mudanças súbitas de área, 354
em saídas, 353
em tubos, 348
em válvulas e acessórios, 357
maiores, distribuídas, 341, 348
menores, localizadas, 341, 353
permanente, 386
total, 348
localizada. *Veja Perda de carga*
Perfil de velocidade, 33
de escoamento em tubo laminar, 338
turbulento, 343
de lei de potência, 344
similares, 421, 431
Perímetro molhado, 359, 641
Peso, 11
específico, 17
Placa
de orifício, 36
de ponta, 462
planar, escoamento sobre, 417
Plástico de Bingham, 28
Poise, 25
Polares de sustentação-arrasto, 460
Ponto de estagnação, 32, 267, 269, 416
Potência
hidráulica, 504
mecânica, 496
Potencial de velocidade, 256
Pressão, 48, 51
absoluta, 50
centro de, 61
de estagnação, 236
isoentrópica. *Veja Propriedades de estagnação*
de vapor, 35
dinâmica, 236, 237
estática, 236
manométrica, 50
termodinâmica, 212, 236
Primeira lei da termodinâmica, 96, 147
Princípio
da quantidade de movimento angular, 96, 138
volume de controle
em rotação, 143
fixo, 139
de Arquimedes, 72
Processo
adiabático, 588

- irreversível, 588
isoentrópico, 588
reversível, 588
- Propriedade(s)**
de estagnação isoentrópica, 597
para gás ideal, 598, 601
de fluidos, 709
extensiva, 97
físicas, 709
fluído, 709
água, 709, 719
ar, 720
intensiva, 97
- Pseudoplástico, 27
- Q**
- Quantidade de movimento
angular. Veja Princípio da quantidade de
movimento angular
coeficiente, 400
linear. Veja Segunda lei do movimento de Newton
- Quilograma-força, 575
- R**
- Razão
de área, 355
escoamento isoentrópico, 621
de aspecto
aerofólio, 460
duto retangular, 359
placa plana, 446
de calor específico, 587, 718
de energia cinética, 320
de pressão crítica, 605, 625
de rotação, 468
sustentação/arrasto, 458
- Rede de tubo, 374
- Regime de escoamento completamente rugoso, 350
- Relação básica pressão-altura, 50
- Reóptico, 28
- Representação do campo, 16
- Roda
Pelton, 511
turbomáquina, 493
- Rotação, 197, 203
- Rotacional, 256
- Rotâmetro, 389
- Rotor
impulsor, 492
turbomáquina, 493
- Rugosidade, tubo, 349, 350
- S**
- Segunda lei
da termodinâmica, 97, 154
do movimento de Newton, 96
- Semelhança, 289
cinemática, 299
dinâmica, 300
geométrica, 299
incompleta, 302
regras, 521
- Separação, 33, 439
- Sifão, 240, 407
- Sistema
de coordenadas inercial, 107, 129
de fluido, 358, 529
de referência não-inercial, 126, 133
de unidades
- gravitacional britânico, 11
- inglês de engenharia, 11
- Sistemas, 5
de dimensões, 9
de tubos, 360
- Biblioteca Betim - FAP
- Introdução à mecânica dos fluidos.
Ac. 6813 - R. 48462) Ex. 18
- Compra - GD Distribuidora de Livros Ltda Aline
Nº.: 010739 R\$ 127,45 - 23/02/2010
- ENGENHARIA MECÂNICA - BETIM
- estática, 237
Soprador, 492, 548
Stoke, 25
STP (condição padrão ou standard de temperatura e
pressão), 15, 718
Subcarnada viscosa, 343
Sumidouro, 259
intensidade de, 259
- Superfície
de controle, 6
de pressão, 456
de sucção, 456
livre, 77, 78
- Superposição de escoamentos planos elementares, 261
método direto de, 262
método inverso de, 266
- Sustentação, 416, 442, 455
- T**
- Tamanhos padrões de tubos, bitolas, 362
- Taxa
de deformação, 24, 207
de lapso, 607
- Temperatura de estagnação, 605
- Tensão, 21
componentes, 23, 724
convenção de sinal, 23
de cisalhamento, 3, 22, 25, 212, 723
aparente, 342
de parede, 341, 423, 432, 436
distribuição em tubo, 341
de compressão, 48
de Reynolds, 342
fluído newtoniano, 212
limítrofe, 28
normal, 22, 23, 148, 213, 223, 723
notação, 22
superficial, 28, 713
- Teorema
de Stoke, 205
do transporte de Reynolds, 99
Pi, 291
de Buckingham, 291
- Teoria
de escoamento potencial, 256
escoamentos planos elementares, 259
dipolo, 261
escoamento uniforme, 259
fonte, 259
sumidouro, 259
vórtice, 259
superposição de escoamentos planos
elementares, 261
de hélice de Rankine, 555
- Termodinâmica, revisão de, 585
- Tixotrópico, 28
- Tomada de pressão, 237, 382
estática, 236
- Trabalho
de cisalhamento, 149
de eixo, 148
taxa de, 148
convenção de sinal para, 96, 148
de cisalhamento, 149
de eixo, 148
- Trajetória, 19
- Transferência de calor, convenção de sinais para, 96,
152-153
- Transição, 49, 324, 417
- TranslAÇÃO, 197
- Trilha de vórtices, 459
- Tubo
de corrente, 246
de pressão total, 238
de extração, 494, 515
de píton, 238
envelhecimento, 352, 578
- Turbina, 493, 560
de impulso, 493, 512
de reação, 494, 515
elétrica, eficiência, 566
Francis, 494, 516
hidráulica, 493, 560
Kaplan, 494, 516
velocidade específica, 518
- Turbomáquina, 491
bomba, 492
centrífuga, 491
coeficiente
de carga, 308, 517
de potência, 308, 517
de torque, 517
de vazão, 308, 517
- de fluxo
axial, 491
radial, 491
- escoamento misto, 493
- estágio, 492
- leis de escala para, 308
- velocidade específica, 309, 517
- ventilador, 491
- U**
- Unidades, 9, 757
SI, 10, 757
prefixos, 757
- V**
- Vazão em volume, 102
- Vena contruída, vena contracta, 353, 371, 379
- Velocidade**
crítica, escoamento compressível, 605
de atrito, 314, 343
de avanço de Froude, 316
do som, 591
gás ideal, 594
sólido e líquido, 594
específica, 517, 518, 547, 309
média, 102, 324
terminal, 7
- Ventilador, 492, 542
"leis de", 309, 545
procedimento de seleção, 729
velocidade específica, 546
- Vertedores, 314
- Vetor, derivação de, 192, 199
- Viscoelástico, 28
- Viscosidade, 23, 25
absoluta (ou dinâmica), 25, 715
aparente, 27
cinemática, 25, 716
dinâmica, 25
natureza física da, 713
- Viscosímetro
capilar, 340
de cilindro concêntrico, 43, 217
de cone e placa, 43
- Visualização de escoamento, 19, 305
- Volume
de controle, 6
deformável, 103
inercial, 107, 126
taxa de trabalho realizado por, 148
específico, 150, 586
- Vórtice
forçado, 205
intensidade de, 261
irrotacional, 206, 259
livre, 205, 259
trilha, 450, 459
- Vorticidade, 204
coordenadas cilíndricas, 205
- W**
- Winglet, 462
- Z**
- Zona
de ação, 597
de silêncio, 597





Uma abordagem comprovada de solução de problemas em Mecânica dos Fluidos agora integrada com o *Excel*!

Fox, McDonald & Pritchard proporcionam uma introdução equilibrada em mecânica dos fluidos que prepara os estudantes com uma metodologia de solução de problemas comprovada. Os estudantes aprenderão a adotar uma técnica de resolver ordenadamente problemas.

- Com uma linguagem estimulante, o novo co-autor Philip J. Pritchard, do Manhattan College, tornou mais claras e aprimorou as descrições e explanações do livro.
- O texto enfatiza o conceito de volume de controle de modo a criar uma metodologia de solução de problemas práticos teoricamente abrangente.
- 116 problemas-exemplos selecionados ilustram conceitos importantes; cada problema é resolvido detalhadamente para demonstrar a eficiência do método de solução.
- 45 problemas-exemplos têm pastas *Excel* associadas que permitem aos estudantes trabalhar questões do tipo "O que acontece se...?" ao estudar os exemplos; muitas dessas planilhas podem ser modificadas para resolver problemas de fim de capítulo.
- Os estudantes podem usar o *Excel* para variar parâmetros dos problemas procurando obter uma melhor compreensão do procedimento de soluções complexas.
- 1315 problemas de fim de capítulo, com variados graus de dificuldade, dão oportunidades aos estudantes de praticar suas habilidades na construção de soluções dos problemas.
- O CD que acompanha este texto inclui: seções de tópicos especiais e/ou avançados para estudos complementares, 45 problemas-exemplos em pastas *Excel*, e "Uma Breve Revisão do *Excel* da Microsoft" (uma introdução aos recursos básicos do *Excel* e a algumas ferramentas avançadas tais como o *Solver* e as macros).



LTC
www.lceditora.com.br

ISBN 978-85-216-1468-5

9 788521 614685