PME 2556 – Dinâmica dos Fluidos Computacional

Aula 2 – Equação da Energia, Equação Geral de Transporte e Principais Métodos de Solução

Energia Interna:
$$d\hat{u} = c_v dT$$

Energia Total:
$$e = \hat{u} + \frac{u^2}{2} = \hat{u} + \frac{u_i u_i}{2}$$







$$\dot{Q} = \int_{S(t)} \vec{q} \cdot \vec{n} \, dA = \int_{S(t)} q_j n_j \, dA$$



Logo:
$$\dot{Q} = -\int_{S(t)} k \frac{\partial T}{\partial x_j} n_j dA$$

$$\int_{\forall (t)} \rho \, \frac{De}{Dt} \, d \, \forall = - \, \dot{Q} \, + \dot{W}_{forças} \quad externas$$

Resulta:

$$\int_{\forall (t)} \rho \frac{De}{Dt} d\forall = \int_{S(t)} u_i n_j \sigma_{ji} dA + \int_{\forall (t)} \rho u_i g_i d\forall + \int_{S(t)} k \frac{\partial T}{\partial x_j} n_j dA$$

Usando o teorema de Gauss:

$$\int_{\forall(t)} \rho \frac{De}{Dt} d\forall = \int_{\forall(t)} \frac{\partial (u_i \sigma_{ji})}{\partial x_j} d\forall + \int_{\forall(t)} \rho u_i g_i d\forall + \int_{\forall(t)} \frac{\partial}{\partial x_j} \left(k \frac{\partial T}{\partial x_j} \right) d\forall$$

Fazendo $\forall \rightarrow d \forall$:

$$\rho \frac{De}{Dt} = \frac{\partial (u_i \sigma_{ji})}{\partial x_j} + \rho u_i g_i + \frac{\partial}{\partial x_j} \left(k \frac{\partial T}{\partial x_j} \right)$$

Ou:

$$\frac{\partial(\rho e)}{\partial t} + \frac{\partial(\rho u_j e)}{\partial x_j} = \frac{\partial(u_i \sigma_{ji})}{\partial x_j} + \rho u_i g_i + \frac{\partial}{\partial x_j} \left(k \frac{\partial T}{\partial x_j}\right)$$

2.2 Equação da Energia Térmica

Substituindo:
$$e = \hat{u} + \frac{u_i u_i}{2}$$

Temos:
$$\rho \frac{D\hat{u}}{Dt} + \rho \frac{1}{2} \frac{D(u_i u_i)}{Dt} = \frac{\partial (u_i \sigma_{ji})}{\partial x_j} + \rho u_i g_i + \frac{\partial}{\partial x_j} \left(k \frac{\partial T}{\partial x_j} \right)$$

Que fica:
$$\rho \frac{D\hat{u}}{Dt} + \rho u_i \frac{Du_i}{Dt} = u_i \frac{\partial \sigma_{ji}}{\partial x_j} + \sigma_{ji} \frac{\partial u_i}{\partial x_j} + \rho u_i g_i + \frac{\partial}{\partial x_j} \left(k \frac{\partial T}{\partial x_j} \right)$$

Ou:
$$\rho \frac{D\hat{u}}{Dt} + u_i \left(\underbrace{\rho \frac{Du_i}{Dt} - \frac{\partial \sigma_{ji}}{\partial x_j} - \rho g_i}_{=0 (Eq. da Quantidade de Movimento)} \right) = \sigma_{ji} \frac{\partial u_i}{\partial x_j} + \frac{\partial}{\partial x_j} \left(k \frac{\partial T}{\partial x_j} \right)$$

2.2 Equação da Energia Térmica

Obtemos assim a equação da Energia Térmica:

$$\rho \frac{D\hat{u}}{Dt} = \frac{\partial}{\partial x_j} \left(k \frac{\partial T}{\partial x_j} \right) + \sigma_{ji} \frac{\partial u_i}{\partial x_j}$$

Ou:
$$\frac{\partial(\rho \hat{u})}{\partial t} + \frac{\partial(\rho u_j \hat{u})}{\partial x_j} = \frac{\partial}{\partial x_j} \left(k \frac{\partial T}{\partial x_j}\right) + \sigma_{ji} \frac{\partial u_i}{\partial x_j}$$

2.3 Função Dissipação

Para um fluido newtoniano:



2.3 Função Dissipação

Isso resulta:

$$\Phi = 2\left\{ \left(\frac{\partial u}{\partial x}\right)^2 + \left(\frac{\partial v}{\partial y}\right)^2 + \left(\frac{\partial w}{\partial z}\right)^2 \right\} + \left(\frac{\partial v}{\partial x} + \frac{\partial u}{\partial y}\right)^2 + \left(\frac{\partial w}{\partial y} + \frac{\partial v}{\partial z}\right)^2 + \left(\frac{\partial u}{\partial z} + \frac{\partial w}{\partial x}\right)^2 - \frac{2}{3}\left(\frac{\partial u}{\partial x} + \frac{\partial v}{\partial y} + \frac{\partial w}{\partial z}\right)^2$$

2.4 Entalpia

Para um fluido newtoniano:

$$\rho \frac{D\hat{u}}{Dt} = \frac{\partial}{\partial x_j} \left(k \frac{\partial T}{\partial x_j} \right) + -p \frac{\partial u_j}{\partial x_j} + \mu \Phi$$

Fazendo
$$\hat{u} = h - \frac{p}{\rho}$$
 resulta:
 $\rho \frac{Dh}{Dt} - \frac{Dp}{Dt} + \frac{p}{\rho} \left(\frac{D\rho}{Dt} + \rho \frac{\partial u_j}{\partial x_j} \right) = \frac{\partial}{\partial x_j} \left(k \frac{\partial T}{\partial x_j} \right) + \mu \Phi$

2.4 Entalpia

Lembrando que: $dh = c_p dT$

Temos:
$$\rho \frac{DT}{Dt} = \frac{\partial}{\partial x_j} \left(\frac{k}{c_p} \frac{\partial T}{\partial x_j} \right) + \frac{1}{c_p} \frac{Dp}{Dt} + \frac{\mu}{c_p} \Phi$$

Ou: $\boxed{\frac{\partial(\rho T)}{\partial t} + \frac{\partial(\rho u_j T)}{\partial x_j}} = \frac{\partial}{\partial x_j} \left(\frac{k}{c_p} \frac{\partial T}{\partial x_j} \right) + \frac{1}{c_p} \frac{Dp}{Dt} + \frac{\mu}{c_p} \Phi$

2.5 Equação Geral de Transporte

Observando todas as equações (continuidade, quantidade de movimento e energia) verificamos que todas se ajustam à forma:

$$\frac{\partial(\rho\phi)}{\partial t} + \frac{\partial(\rho u_{j}\phi)}{\partial x_{j}} = \frac{\partial}{\partial x_{j}} \left(\Gamma \frac{\partial\phi}{\partial x_{j}}\right) + S_{\phi}$$

2.5 Equação Geral de Transporte

Equação	ϕ	Г	S_{ϕ}
Continuidade	1	0	0
Quantidade de Movimento na Direção x	и	μ	$\rho g_x - \frac{\partial p}{\partial x} - \frac{\partial}{\partial x} \left(\frac{2}{3} \mu \nabla \vec{u} \right) \\ + \frac{\partial}{\partial x} \left(\mu \frac{\partial u}{\partial x} \right) + \frac{\partial}{\partial y} \left(\mu \frac{\partial v}{\partial x} \right) + \frac{\partial}{\partial z} \left(\mu \frac{\partial w}{\partial x} \right)$
Quantidade de Movimento na Direção y	υ	μ	$\rho g_{y} - \frac{\partial p}{\partial y} - \frac{\partial}{\partial y} \left(\frac{2}{3} \mu \nabla . \vec{u} \right) \\ + \frac{\partial}{\partial x} \left(\mu \frac{\partial u}{\partial y} \right) + \frac{\partial}{\partial y} \left(\mu \frac{\partial v}{\partial y} \right) + \frac{\partial}{\partial z} \left(\mu \frac{\partial w}{\partial y} \right)$
Quantidade de Movimento na Direção z	w	μ	$\rho g_{z} - \frac{\partial p}{\partial z} - \frac{\partial}{\partial z} \left(\frac{2}{3} \mu \nabla . \vec{u} \right) \\ + \frac{\partial}{\partial x} \left(\mu \frac{\partial u}{\partial z} \right) + \frac{\partial}{\partial y} \left(\mu \frac{\partial v}{\partial z} \right) + \frac{\partial}{\partial z} \left(\mu \frac{\partial w}{\partial z} \right)$
Energia	Т	k/c _p	$\frac{1}{c_p} \frac{Dp}{Dt} + \frac{\mu}{c_p} \Phi$

Adaptado de "Transferência de Calor e Mecânica dos Fluidos Computacional", Clovis R. Maliska, Ed. LTC, 1995.

2.5 Equação Geral de Transporte

$$\frac{\partial(\rho\phi)}{\partial t} + \frac{\partial(\rho u_{j}\phi)}{\partial x_{j}} = \frac{\partial}{\partial x_{j}} \left(\Gamma \frac{\partial\phi}{\partial x_{j}}\right) + S_{\phi}$$

Na forma integral, para um volume de controle, temos:

$$\int_{\forall C} \frac{\partial(\rho\phi)}{\partial t} d\forall + \int_{SC} \rho\phi u_j n_j dA = \int_{SC} \Gamma \frac{\partial\phi}{\partial x_j} n_j dA + \int_{\forall C} S_{\phi} d\forall$$

2.6 Relação entre as Equações de transporte

Escoamento Compressível:

- Continuidade: evolução da massa específica
- Quantidade de Movimento: evolução das velocidades
- Energia: evolução da Temperatura
- Equação de estado (ex.: gás ideal): evolução da pressão.

A importância das variações de massa específica para determinar variações de pressão faz com que em geral os métodos de solução usados para escoamentos compressíveis sejam chamados de métodos "density-based".

2.6 Relação entre as Equações de transporte

Escoamento Incompressível:

Não há uma relação direta entre variações de massa específica e variações de pressão. É necessário desenvolver algoritmos especiais para obter a solução da pressão. Métodos específicos para escoamentos incompressíveis são chamados "pressure-based" devido a esses algoritmos.

2.7 Simplificações Usadas

- Regime Permante ("steady flow")X Transiente ("time dependent flow")
- Bidimensional X tridimensional
- Incompressível X compressível
- Não-viscoso X viscoso

2.8 Regime Permante X Transiente

- Em geral, muitos escoamentos são naturalmente transientes, pois o escoamento ocorre entre ou ao redor de superfícies móveis (ex.: motor de combustão interna).
- Outros escoamentos, embora tenham condições de contorno permanentes, são naturalmente instáveis (ex.: "vortex shedding" na esteira de corpos submersos.
- Soluções transientes também podem ser usadas para "marchar" no tempo, a partir de uma condição inicial fisicamente plausível, até alcançar a condição de regime permanente.

2.9 Bidimensional X tridimensional

Em muitos casos, o escoamento é geometricamente bidimensional ou axissimétrico, o que permite grandes ganhos em custo computacional. No entanto, pode ser possível que, embora a geometria seja bidimensional, a natureza do escoamento, devido a instabilidades, seja tridimensional.

2.10 Incompressível X compressível

Escoamento incompressível: Ma < 0,3. Maior parte das aplicações de engenharia. Aerodinâmica de automóveis, controle de poluição, hidrodinâmica de navios, aplicações biomédicas.

Escoamento compressível: Engenharia aeronáutica, turbinas a gás, combustão.

2.11 Não-viscoso X viscoso

Em geral, escoamentos ocorrem em faixas moderadas de número de Reynolds em que há a necessidade de solução de camada limite. Exceção: escoamento de alto Re com baixo ângulo de ataque sobre aerofólios delgados, em que a camada limite é muito fina. Aplicações: engenharia aeronáutica, turbomáquinas, turbinas eólicas.

2.12 Métodos de solução para a discretização das equações de transporte

- Diferenças Finitas
- Volumes Finitos
- Elementos Finitos

2.13 Diferenças Finitas

Equações são discretizadas usando expansões em séries de Taylor:

$$f(x) = f(x_o) + f'(x_o) \cdot (x - x_o) + \frac{1}{2} f''(x_o) \cdot (x - x_o)^2 + \frac{1}{6} f'''(x_o) \cdot (x - x_o)^3 + \dots$$

$$f(x) = f(x_o) + \sum_{n=1}^{\infty} \frac{1}{n!} f^n(x_o) \cdot (x - x_o)^n$$

2.13 Diferenças Finitas

Ex.: Equação da Continuidade



$$u_{i+1,j} = u(i,j) + \frac{\partial u}{\partial x_{i,j}} \Delta x + \frac{1}{2} \frac{\partial^2 u}{\partial x^2} \Delta x^2 + \dots$$
$$u_{i-1,j} = u(i,j) - \frac{\partial u}{\partial x_{i,j}} \Delta x + \frac{1}{2} \frac{\partial^2 u}{\partial x^2} \Delta x^2 + \dots$$

2.13 Diferenças Finitas

Ex.: Equação da Continuidade

$$\frac{\partial u}{\partial x_{i,j}} = \frac{u_{i+1,j} - u_{i-1,j}}{2\Delta x}$$

Analogamente:

ente:
$$\frac{\partial v}{\partial y}_{i,j} = \frac{v_{i,j+1} - v_{i,j-1}}{2\Delta y}$$

Logo:
$$\frac{\partial u}{\partial x_{i,j}} + \frac{\partial v}{\partial y_{i,j}} = 0 \implies \frac{u_{i+1,j} - u_{i-1,j}}{2\Delta x} + \frac{v_{i,j+1} - v_{i,j-1}}{2\Delta y} = 0$$

2.14 Volumes Finitos

Equações são integradas em volumes ao redor no nó:



 $\int_{S} u_{j} n_{j} dA = 0 \implies u_{e} \Delta y - u_{w} \Delta y + v_{n} \Delta x - v_{s} \Delta x = 0$

2.15 Elementos Finitos

A distribuição de uma grandeza dentro de um elemento é dada pela soma de funções de forma:



Bibliografia

Versteeg, H,K; Malalasekera, W., "An introduction to Computational Fluid Dynamics: The Finite Volume Method", 2nd Edition, Pearson Education Limited, 2007.

Maliska, C.R., "Transferência de Calor e Mecânica dos Fluidos Computacional, LTC editora, 1995.

Apsley, D., CFD Lecture Notes, University of Manchester, Spring 2007.