



universidade de aveiro  
theoria poiesis praxis

# **MECÂNICA DE FLUIDOS COMPUTACIONAL para ENGENHARIA AEROSPACIAL**

---

**2021/2022**

## **Advecção e difusão**

**V. A. F. Costa**

# MECÂNICA DE FLUIDOS COMPUTACIONAL para ENGENHARIA AEROSPACIAL

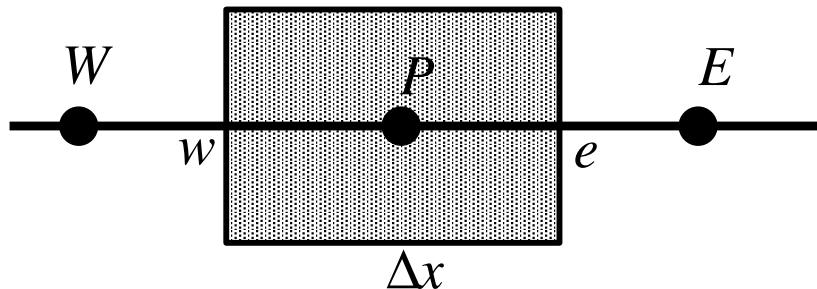
## Advecção e difusão unidimensional em regime permanente, sem termo fonte

Equação de base

$$\frac{d}{dx}(\rho u \phi) = \frac{d}{dx} \left( \Gamma \frac{d\phi}{dx} \right)$$

Integração sobre um vc finito

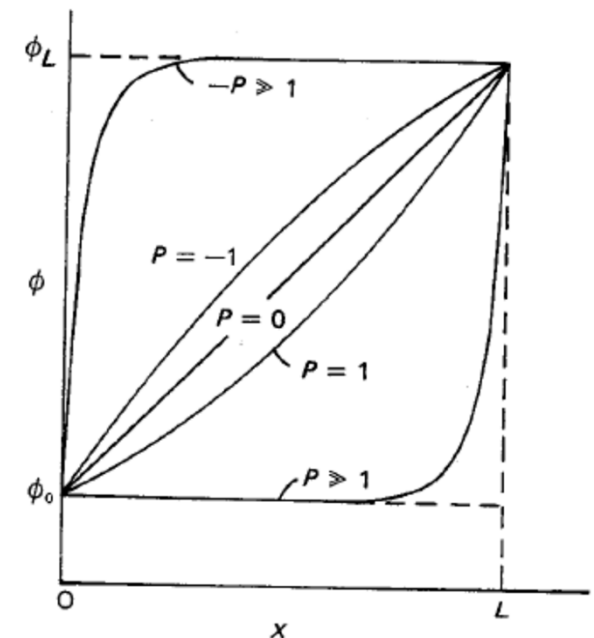
Que perfil da variável entre dois nós?



Solução da equação diferencial de base

$$\frac{\phi - \phi_0}{\phi_L - \phi_0} = \frac{\exp\left(Pe \frac{x}{L}\right) - 1}{\exp(Pe) - 1}$$

$$Pe = \frac{\rho u L}{\Gamma_\phi}$$



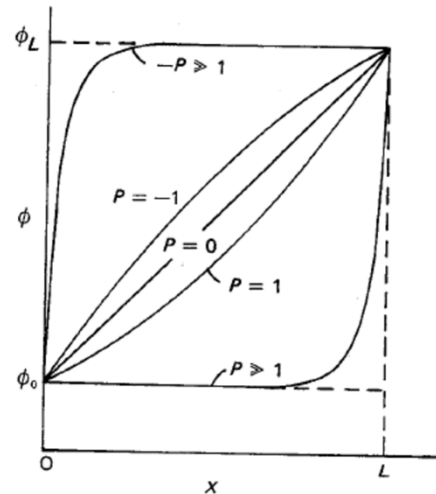
# MECÂNICA DE FLUIDOS COMPUTACIONAL para ENGENHARIA AEROSPACIAL

## Advecção e difusão unidimensional em regime permanente, sem termo fonte

Ensinaamentos extraídos da solução da equação diferencial de base

$$\frac{\phi - \phi_0}{\phi_L - \phi_0} = \frac{\exp\left(Pe \frac{x}{L}\right) - 1}{\exp(Pe) - 1}$$

$$P_\phi = \frac{\rho u L}{\Gamma_\phi}$$



Se a advecção é dominante,  $\rho u L \gg \Gamma_\phi$ , a variável é sobretudo advectada na direção da velocidade e a difusão é irrelevante

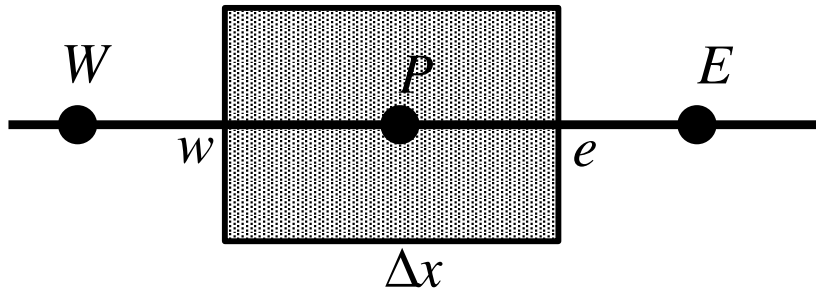
Nesse caso, a variável  $\phi$  entre dois nós assume essencialmente o valor da variável  $\phi$  no **nó de montante** (perfil espacial exponencial)

Se a velocidade é baixa a difusão é dominante (perfil espacial essencialmente linear)

# MECÂNICA DE FLUIDOS COMPUTACIONAL para ENGENHARIA AEROSPACIAL

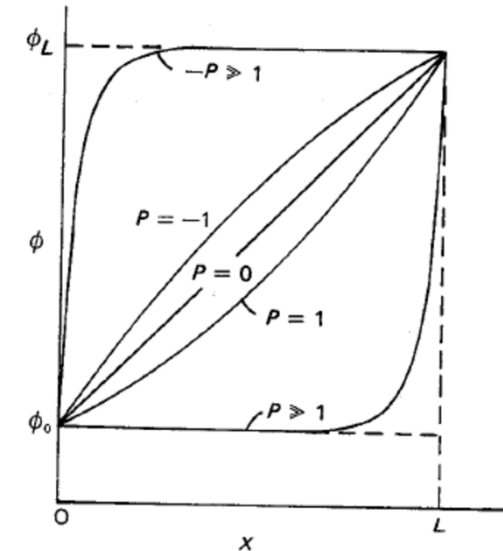
## Advecção e difusão unidimensional em regime permanente, sem termo fonte

Ensinaamentos extraídos da solução da equação diferencial de base



$$\left( \frac{\rho u \Delta x}{\Gamma_\phi} \right)_e \begin{cases} \gg 1, & \phi_e \approx \phi_P \\ \ll -1, & \phi_e \approx \phi_E \\ \approx 0, & \phi_e \approx \frac{\phi_E + \phi_P}{2} \end{cases}$$

$$\left( \frac{\rho u \Delta x}{\Gamma_\phi} \right)_w \begin{cases} \gg 1, & \phi_w \approx \phi_W \\ \ll -1, & \phi_w \approx \phi_P \\ \approx 0, & \phi_w \approx \frac{\phi_P + \phi_W}{2} \end{cases}$$



# MECÂNICA DE FLUIDOS COMPUTACIONAL para ENGENHARIA AEROSPACIAL

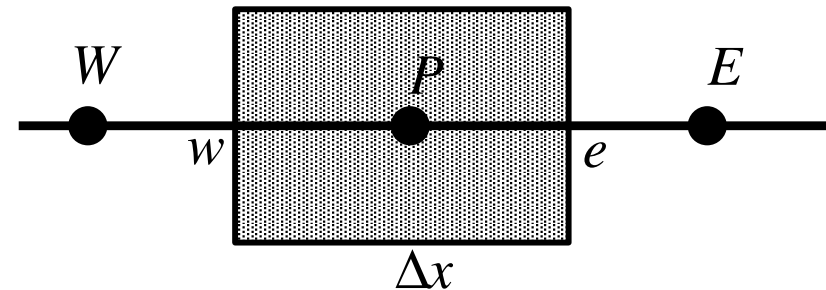
## Advecção e difusão unidimensional em regime permanente, sem termo fonte

Características upwind da advecção (influência de montante)

Características elíticas da difusão (influência bidirecional)

Esquemas convectivos: levam em consideração essas características da advecção e da difusão

Integração da equação diferencial de base sobre um vc



$$\int_{\Delta V} \left[ \frac{d}{dx} (\rho u \phi) - \frac{d}{dx} \left( \Gamma \frac{d\phi}{dx} \right) \right] dV = 0 \Rightarrow \left( \rho u A \phi - \Gamma A \frac{d\phi}{dx} \right)_e - \left( \rho u A \phi - \Gamma A \frac{d\phi}{dx} \right)_w = 0$$

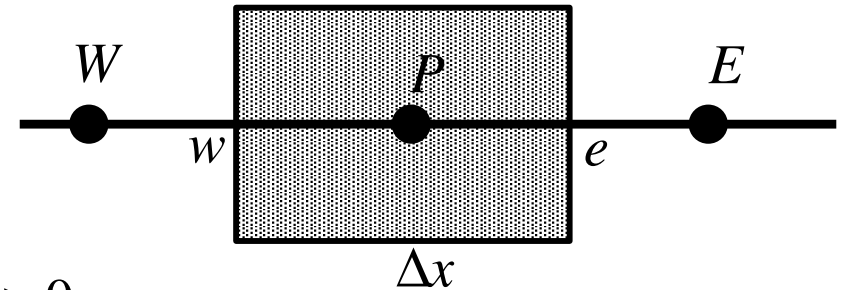
# MECÂNICA DE FLUIDOS COMPUTACIONAL para ENGENHARIA AEROSPACIAL

**Advecção e difusão unidimensional em regime permanente, sem termo fonte**

$$\int_{\Delta V} \left[ \frac{d}{dx}(\rho u \phi) - \frac{d}{dx} \left( \Gamma \frac{d\phi}{dx} \right) \right] dV = 0 \Rightarrow \left( \rho u A \phi - \Gamma A \frac{d\phi}{dx} \right)_e - \left( \rho u A \phi - \Gamma A \frac{d\phi}{dx} \right)_w = 0$$

$$F = \rho u A \quad D_\phi = \frac{\Gamma \phi A}{\Delta x}$$

$$P_\phi = \frac{\rho u \Delta x}{\Gamma_\phi} = \frac{F}{D_\phi}$$



**Esquema upwind**

$$\phi_e = \begin{cases} \phi_P & \text{se } F_e > 0 \\ \phi_E & \text{se } F_e < 0 \end{cases}$$

$$\phi_w = \begin{cases} \phi_W & \text{se } F_w > 0 \\ \phi_P & \text{se } F_w < 0 \end{cases}$$

$$F_e \phi_e = [\max(F_e, 0)] \phi_P - [\max(-F_e, 0)] \phi_E \quad F_w \phi_w = [\max(F_w, 0)] \phi_E - [\max(-F_w, 0)] \phi_P$$

$$\left( \frac{d\phi}{dx} \right)_e = \frac{\phi_E - \phi_P}{\Delta x}$$

$$\left( \frac{d\phi}{dx} \right)_w = \frac{\phi_P - \phi_W}{\Delta x}$$

**Equação de discretização:**

$$\left\{ [D_e + \max(-F_e, 0)] + [D_w + \max(F_w, 0)] + (F_e - F_w) \right\} \phi_P =$$

$$[D_e + \max(-F_e, 0)] \phi_E + [D_w + \max(F_w, 0)] \phi_W$$

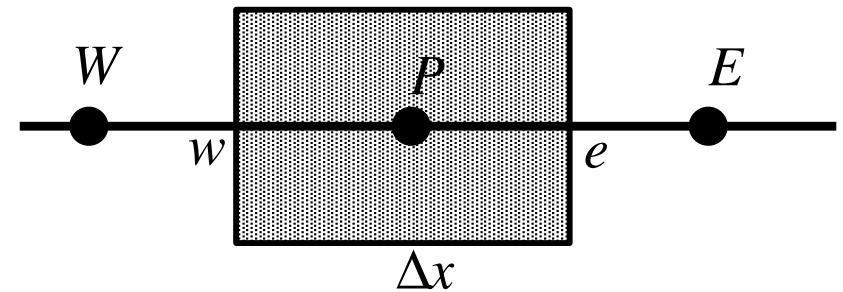
$$a_P \phi_P = \sum a_{nb} \phi_{nb} + b_P$$

# MECÂNICA DE FLUIDOS COMPUTACIONAL para ENGENHARIA AEROSPACIAL

**Advecção e difusão unidimensional em regime permanente, sem termo fonte**

$$\int_{\Delta V} \left[ \frac{d}{dx}(\rho u \phi) - \frac{d}{dx} \left( \Gamma \frac{d\phi}{dx} \right) \right] dV = 0 \Rightarrow \left( \rho u A \phi - \Gamma A \frac{d\phi}{dx} \right)_e - \left( \rho u A \phi - \Gamma A \frac{d\phi}{dx} \right)_w = 0$$

$$F = \rho u A \quad D_\phi = \frac{\Gamma_\phi A}{\Delta x} \quad P_\phi = \frac{\rho u L}{\Gamma_\phi} = \frac{F}{D_\phi}$$



Esquema baseado na **solução exata**

$$\left( \rho u A \phi - \Gamma A \frac{d\phi}{dx} \right)_e = F_e \left[ \phi_P + \frac{\phi_P - \phi_E}{\exp(P_e) - 1} \right] \quad \left( \rho u A \phi - \Gamma A \frac{d\phi}{dx} \right)_w = F_w \left[ \phi_W + \frac{\phi_W - \phi_P}{\exp(P_w) - 1} \right]$$

Equação de discretização

$$\left\{ \left[ \frac{F_e}{\exp(F_e/D_e) - 1} \right] + \left[ \frac{F_w \exp(F_w/D_w)}{\exp(F_w/D_w) - 1} \right] + (F_e - F_w) \right\} \phi_P =$$

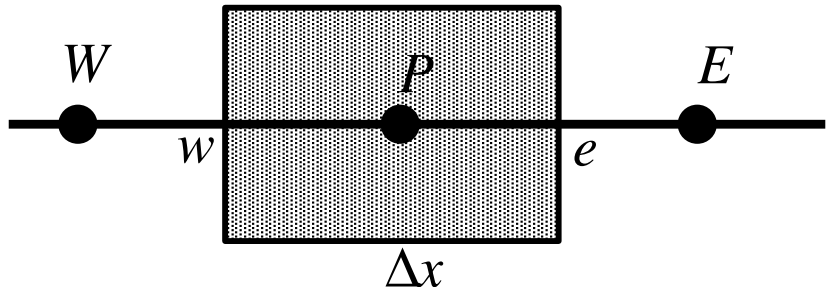
$$\left[ \frac{F_e}{\exp(F_e/D_e) - 1} \right] \phi_E + \left[ \frac{F_w \exp(F_w/D_w)}{\exp(F_w/D_w) - 1} \right] \phi_W$$

$$a_P \phi_P = \sum a_{nb} \phi_{nb} + b_P$$

# MECÂNICA DE FLUIDOS COMPUTACIONAL para ENGENHARIA AEROSPACIAL

**Advecção e difusão unidimensional em regime permanente, sem termo fonte**

$$\int_{\Delta V} \left[ \frac{d}{dx}(\rho u \phi) - \frac{d}{dx} \left( \Gamma \frac{d\phi}{dx} \right) \right] dV = 0 \Rightarrow \left( \rho u A \phi - \Gamma A \frac{d\phi}{dx} \right)_e - \left( \rho u A \phi - \Gamma A \frac{d\phi}{dx} \right)_w = 0$$

$$F = \rho u A \quad D_\phi = \frac{\Gamma_\phi A}{\Delta x} \quad P_\phi = \frac{\rho u L}{\Gamma_\phi} = \frac{F}{D_\phi}$$


**Esquema híbrido**

Perfil linear se  $-2 \leq P_\phi \leq 2$

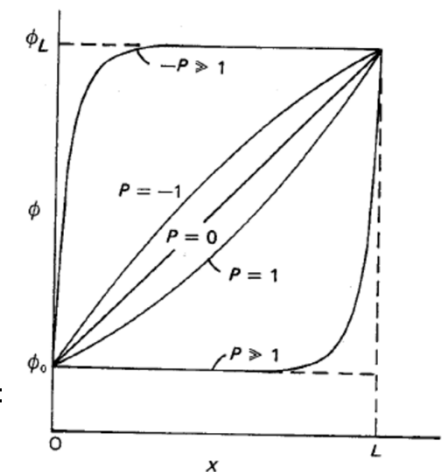
Upwind puro se  $|P_\phi| > 2$

**Equação de discretização**

$$\left\{ \left[ \max \left( -F_e, D_e - \frac{F_e}{2}, 0 \right) \right] + \left[ \max \left( F_w, D_w + \frac{F_w}{2}, 0 \right) \right] + (F_e - F_w) \right\} \phi_P =$$

$$\left[ \max \left( -F_e, D_e - \frac{F_e}{2}, 0 \right) \right] \phi_E + \left[ \max \left( F_w, D_w + \frac{F_w}{2}, 0 \right) \right] \phi_W$$

$$a_P \phi_P = \sum a_{nb} \phi_{nb} + b_P$$

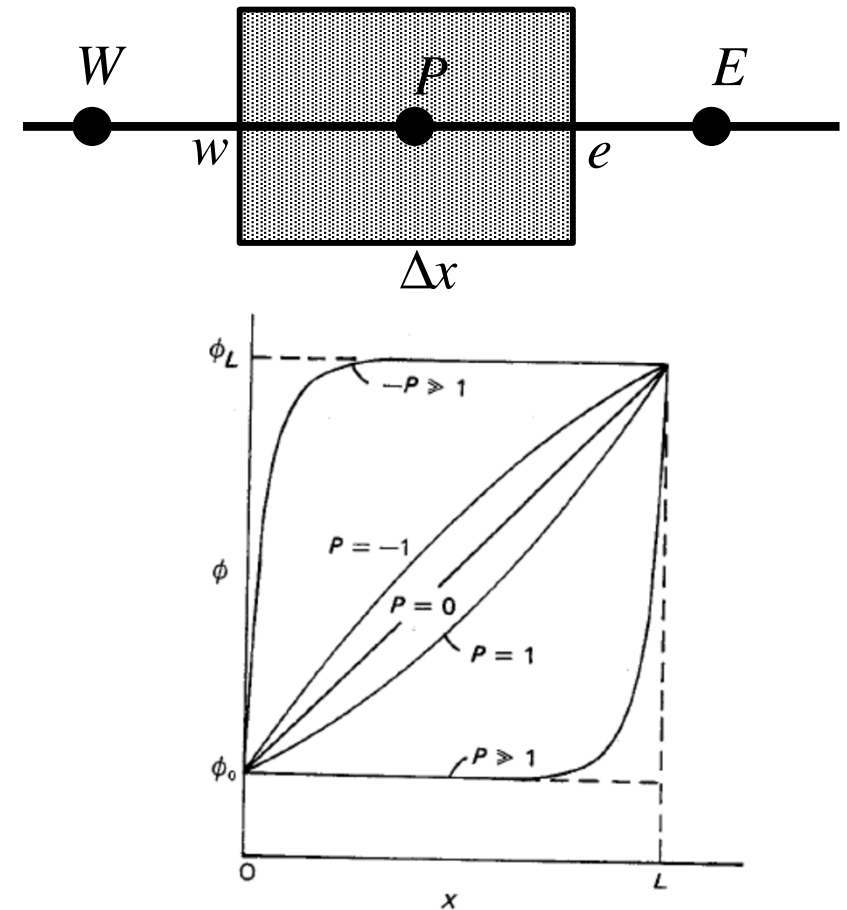
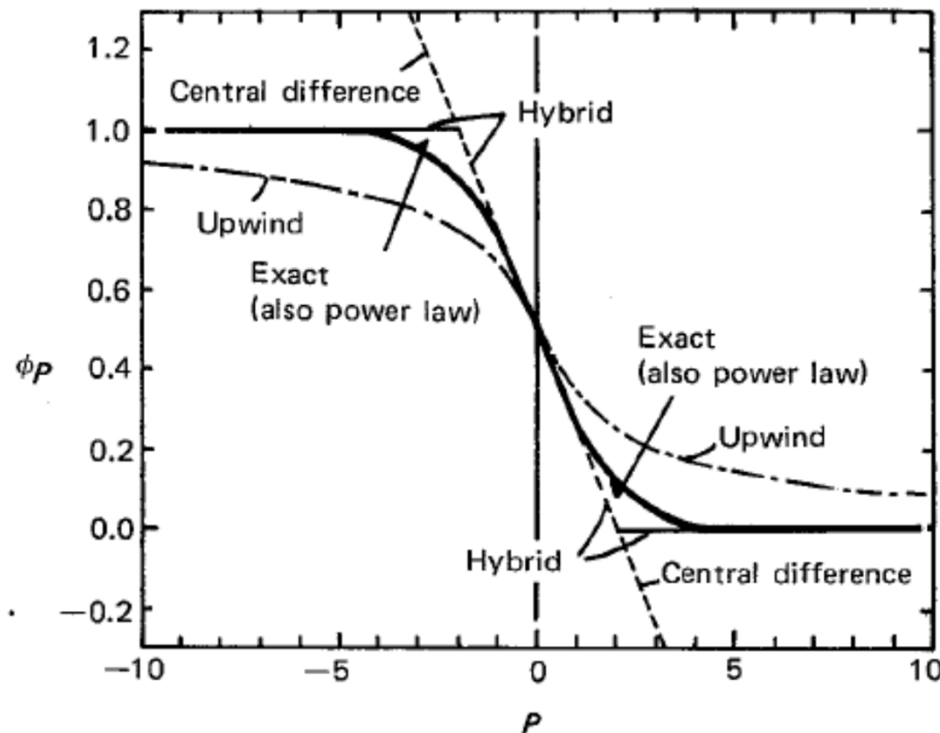




# MECÂNICA DE FLUIDOS COMPUTACIONAL para ENGENHARIA AEROSPACIAL

## Advecção e difusão unidimensional em regime permanente, sem termo fonte

Comparação dos vários esquemas



A solução exata é uma utopia!

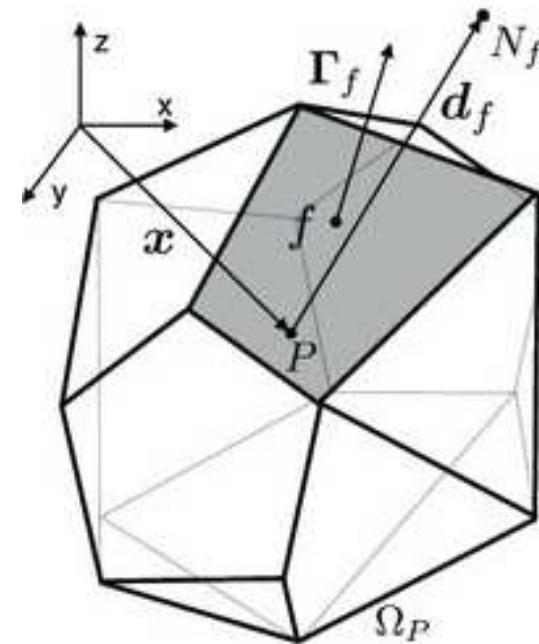
Há muitos outros esquemas de advecção-difusão, se bem que as suas características essenciais estejam presentes nos esquemas aqui apresentados

# MECÂNICA DE FLUIDOS COMPUTACIONAL para ENGENHARIA AEROSPACIAL

## Advecção e difusão multidimensional geral

De modo análogo, pode-se obter a equação de discretização para uma situação multidimensional geral

A solução exata é uma utopia!



A situação transitória e/ou com termo fonte é tratada analogamente ao que foi feito aquando do tratamento da difusão

$$a_P \phi_P = \sum a_{nb} \phi_{nb} + b_P$$

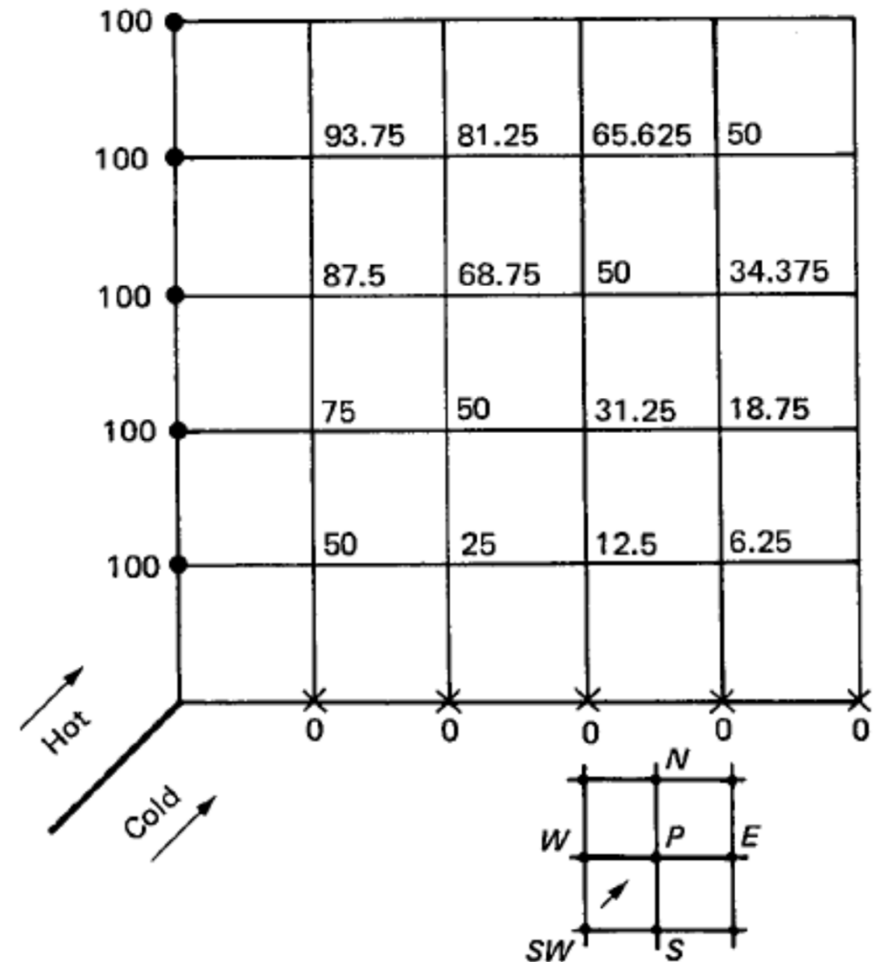
# MECÂNICA DE FLUIDOS COMPUTACIONAL para ENGENHARIA AEROSPACIAL

## Advecção e difusão multidimensional

### Falsa difusão

Influência do alinhamento entre o vetor velocidade e a disposição dos nós da malha de cálculo

Influência na qualidade da solução



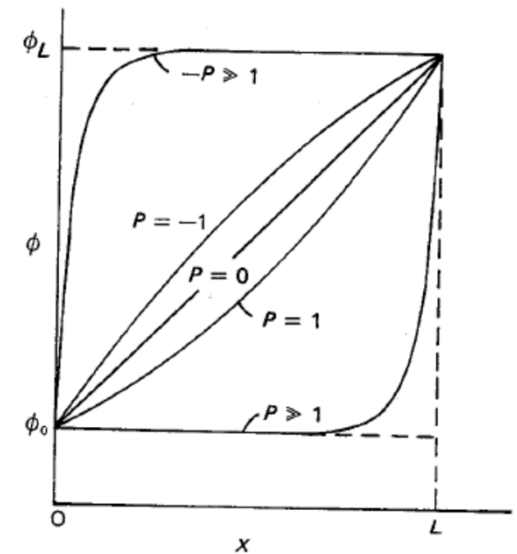
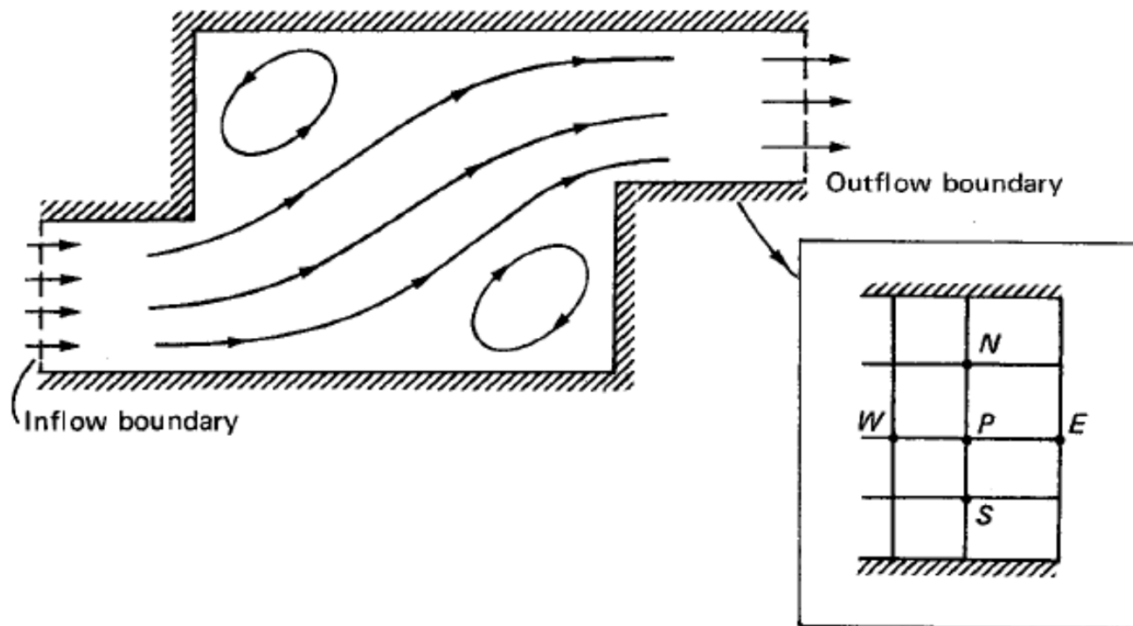
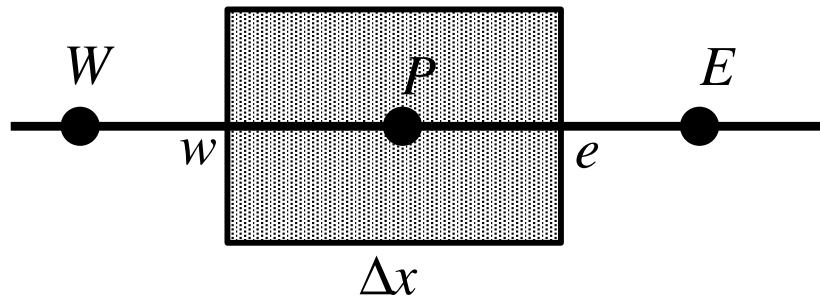
# MECÂNICA DE FLUIDOS COMPUTACIONAL para ENGENHARIA AEROSPACIAL

## Advecção e difusão multidimensional

Caráter parabólico da advecção (influência de montante)

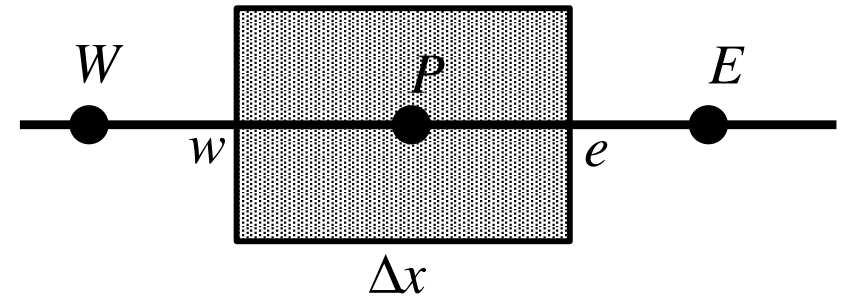
Condições de fronteira de **saída (saída é saída!)**

Desligar do domínio do que lhe está a jusante



# MECÂNICA DE FLUIDOS COMPUTACIONAL para ENGENHARIA AEROSPACIAL

Um pouco mais sobre a física do problema



Tempo para a informação viajar por advecção ao longo da distância  $\Delta x$

$$\tau_a = \frac{\Delta x}{u}$$

Tempo para a informação viajar por difusão ao longo da distância  $\Delta x$

$$\tau_d \sim \rho(\Delta x)^2 / \Gamma_\phi$$

$$P_\phi = \frac{\rho u \Delta x}{\Gamma_\phi} \sim \frac{\tau_d}{\tau_a} \begin{cases} |P_\phi| \gg 1 \Rightarrow \tau_d \gg \tau_a; \text{advecção é dominante} \\ |P_\phi| \ll 1 \Rightarrow \tau_d \ll \tau_a; \text{difusão é dominante} \end{cases}$$

Se o problema é transitório o passo de tempo deve ser  $\Delta t < \Delta t_a$

Condição a verificar (condição de Courant–Friedrichs–Lewy):  $\frac{u \Delta t}{\Delta x} < 1$

Num problema em geral, deve ser  $\frac{|\mathbf{V}| \Delta t}{\min(\Delta x, \Delta y, \Delta z)} < 1$