

AE 41 Ecoulements Compressibles

**Emmanuel Benard
ISAE/SupAéro**

**Elements extraits des cours de:
ENSICA/SupAéro/ENSMA**

Cours C4

- 1. Définition d' un écoulement monodimensionnel**
- 2. Simplification des équations du mouvement**
- 3. Vitesse du son**
- 4. Différentes formes de l' équation de l' énergie**

Gaz parfait

Fluide parfait : effets diffusifs négligés
(viscosité, conductivité thermique)

Écoulement 1D

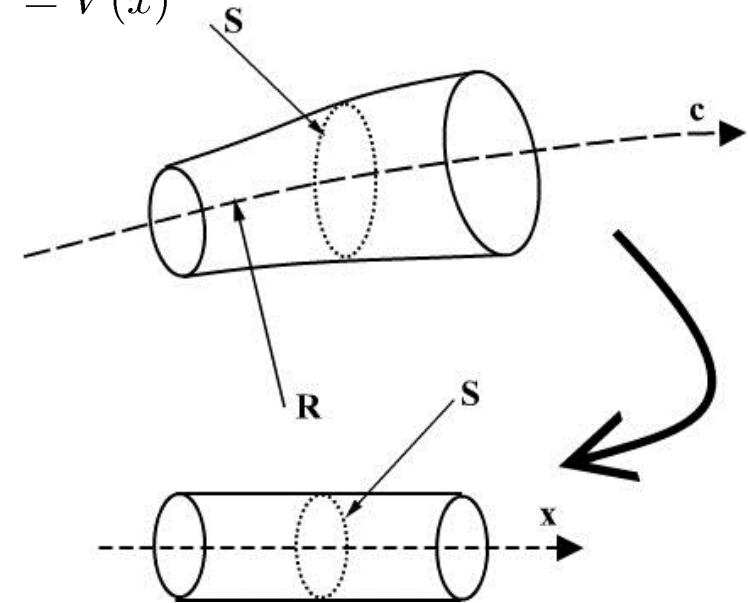
- Vitesse a un seule composante V
- P , T , V , ρ sont uniformes / section de passage
 - lentes variations de section $\frac{dS}{S} \ll 1$
 - fort rayon de courbure $\frac{S}{R^2} \ll 1$
- Permanent / stationnaire
- Forces extérieures de volume négligées (gravité...)

$$P = P(x)$$

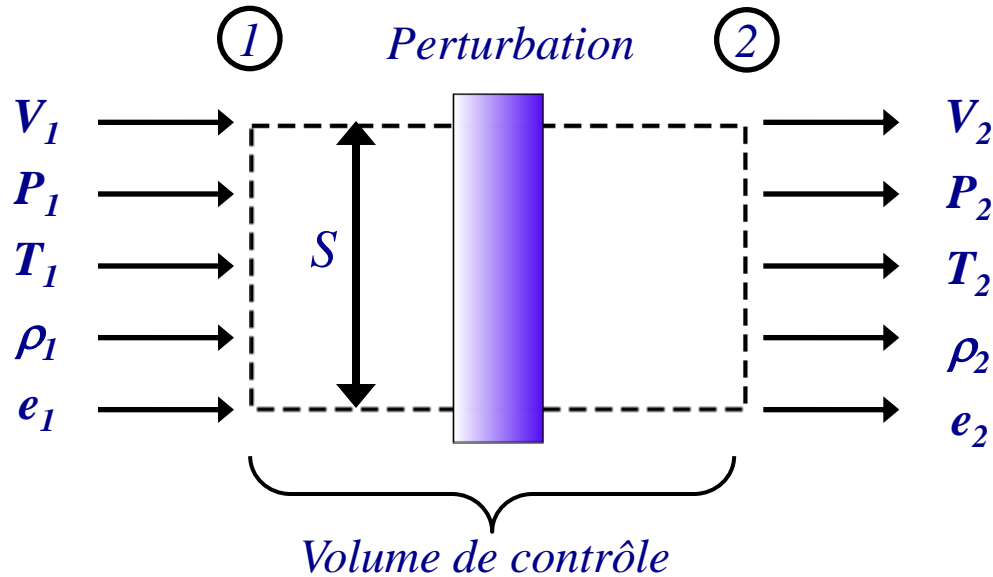
$$T = T(x)$$

$$\rho = \rho(x)$$

$$V = V(x)$$



Est-ce que ça sert en dehors de l' école ????



Hypothèses

- Monodimensionnel
- Stationnaire
- Pas de forces de volume
- Section de passage constante

Équation de continuité

~~$$\frac{\partial}{\partial t} \iiint_V \rho dV = - \iint_S \rho \vec{V} \cdot d\vec{s}$$~~

$$-\rho_1 V_1 S + \rho_2 V_2 S = 0$$



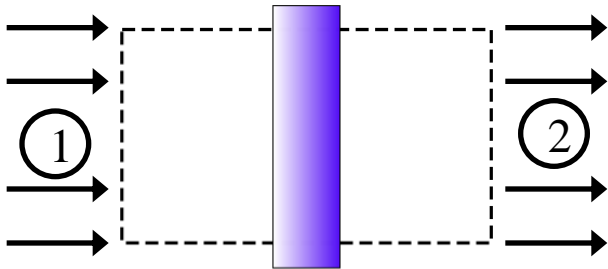
$$\boxed{\iint_S \rho \vec{V} \cdot d\vec{s} = 0}$$

$$\boxed{\rho_1 V_1 = \rho_2 V_2}$$

Équation de quantité de mouvement

$$\frac{\partial}{\partial t} \iiint_V \rho \vec{V} dV + \iint_s (\rho \vec{V} \cdot \vec{ds}) \vec{V} = - \iint_s P \vec{ds} - \iint_s \vec{\tau}_p \vec{ds} + \iiint_V \rho \vec{F} dV$$

$$\boxed{\iint_s (\rho \vec{V} \cdot \vec{ds}) \vec{V} = - \iint_s P \vec{ds}}$$



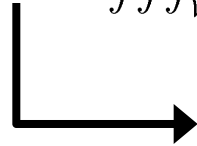
$$\rho_1(-V_1 S)V_1 + \rho_2(V_2 S)V_2 = -(-P_1 S + P_2 S)$$

$$\boxed{P_1 + \rho_1 V_1^2 = P_2 + \rho_2 V_2^2}$$

Équation de l' énergie

$$\frac{\partial}{\partial t} \iiint_V \rho \left[e + \frac{V^2}{2} \right] dV + \iint_S \rho \left[e + \frac{V^2}{2} \right] \vec{V} \cdot d\vec{s} =$$

$$\iiint_V \dot{q} \rho dV - \iint_S P \vec{V} \cdot d\vec{s} + \iiint_V \rho (\vec{F} \cdot \vec{V}) dV + \cancel{\dot{W}_{\text{mech}}} + \cancel{\dot{W}_{\text{vis}}}$$



$$\boxed{\iint_S \rho \left[e + \frac{V^2}{2} \right] \vec{V} \cdot d\vec{s} = \dot{Q} - \iint_S P \vec{V} \cdot d\vec{s}}$$

$$-\rho_1 \left[e_1 + \frac{V_1^2}{2} \right] V_1 \cdot S + \rho_2 \left[e_2 + \frac{V_2^2}{2} \right] V_2 \cdot S = \dot{Q} - (-P_1 V_1 S + P_2 V_2 S)$$

$$\frac{\dot{Q}}{S} + P_1 V_1 + \rho_1 \left[e_1 + \frac{V_1^2}{2} \right] V_1 = P_2 V_2 + \rho_2 \left[e_2 + \frac{V_2^2}{2} \right] V_2$$

$$\boxed{q + h_1 + \frac{V_1^2}{2} = h_2 + \frac{V_2^2}{2}}$$

$$\frac{\dot{Q}}{\rho_1 V_1 S} + \frac{P_1}{\rho_1} + e_1 + \frac{V_1^2}{2} = \frac{P_2}{\rho_2} + e_2 + \frac{V_2^2}{2}$$

J/s ←

kg/s ←

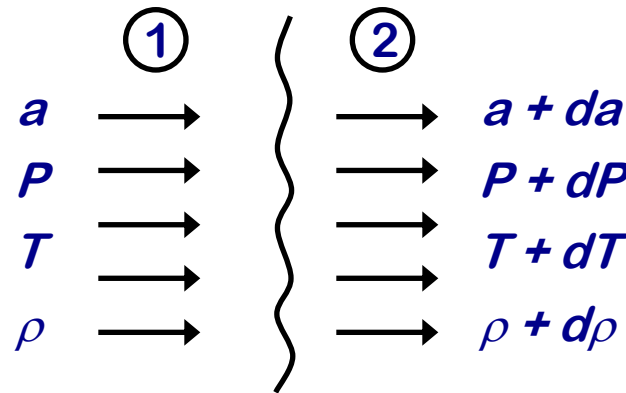
J/kg = Chaleur ajoutée /unité de masse

Propagation énergétique par collision intermoléculaire

$$\rho a = (\rho + d\rho)(a + da)$$

$$P + \rho a^2 = (P + dP) + (\rho + d\rho)(a + da)^2$$

$$a = -\rho \frac{da}{d\rho}$$



$$dP = -2a\rho da - a^2 d\rho$$

$$da = \frac{dP + a^2 d\rho}{-2a\rho}$$

$$a = -\rho \left(\frac{\frac{dP}{d\rho} + a^2}{-2a\rho} \right)$$

$$a^2 = \frac{dP}{d\rho} = \left(\frac{\partial P}{\partial \rho} \right)_S = - \left(\frac{\partial P}{\partial v} \right)_S v^2 = - \frac{v}{(1/v)(\partial v / \partial P)_S}$$

$$a = \sqrt{\left(\frac{\partial P}{\partial \rho} \right)_S} = \sqrt{\frac{v}{\tau_S}}$$

$$a = \sqrt{\gamma RT} = \sqrt{\frac{\gamma P}{\rho}}$$

- Isaac Newton 1687

Vitesse mesurée : 346.56 m/s

Calcul isotherme : 297.62 m/s

$$a = \sqrt{\frac{1}{\rho \tau_T}}$$

$$\tau_T = 10^{-5} \text{ m}^2/\text{N}$$

- Pierre Simon Marquis de Laplace 1816

Calcul isentropique : 346.02 m/s avec $T_{air} = 25^\circ \text{ C}$

$$a = \sqrt{\frac{1}{\rho \tau_s}} = \sqrt{\gamma R T}$$

Adiabatique $h_1 + \frac{V_1^2}{2} = h_2 + \frac{V_2^2}{2}$

Gaz calorifiquement parfait

$$C_p T_1 + \frac{V_1^2}{2} = C_p T_2 + \frac{V_2^2}{2}$$
$$\frac{a_1^2}{\gamma - 1} + \frac{V_1^2}{2} = \frac{a_2^2}{\gamma - 1} + \frac{V_2^2}{2}$$

Conditions critiques ($M_c=1$) via processus adiabatique

$$A \xrightarrow{\text{Non-adiabatique}} B \longrightarrow a_{cA} \neq a_{cB}$$
$$\frac{a^2}{\gamma - 1} + \frac{V^2}{2} = \frac{\gamma + 1}{2(\gamma - 1)} a_c^2$$

**Conditions génératrices, totales ou d'arrêt isentropique ($M \neq 0$)
via processus isentropique**

Processus adiabatique pour l'équation de l'énergie

$$C_p T + \frac{V^2}{2} = C_p T_i$$

$$\frac{T_i}{T} = 1 + \frac{\gamma - 1}{2} M^2$$

Processus isentropique

$$\frac{P_i}{P} = \left(1 + \frac{\gamma - 1}{2} M^2\right)^{\frac{\gamma}{\gamma - 1}} \quad \frac{\rho_i}{\rho} = \left(1 + \frac{\gamma - 1}{2} M^2\right)^{\frac{1}{\gamma - 1}}$$

$$\frac{a^2}{\gamma - 1} + \frac{V^2}{2} = \frac{a_i^2}{\gamma - 1}$$

Conditions critiques ($Mc=1$)

$$\frac{a_c}{a_i} = \sqrt{\frac{2}{\gamma + 1}}$$

$$\left\{ \begin{array}{l} \frac{T_c}{T_i} = \frac{2}{\gamma + 1} = 0.833 \\ \frac{P_c}{P_i} = \left(\frac{2}{\gamma + 1}\right)^{\frac{\gamma}{\gamma - 1}} = 0.528 \\ \frac{\rho_c}{\rho_i} = \left(\frac{2}{\gamma + 1}\right)^{\frac{1}{\gamma - 1}} = 0.634 \end{array} \right.$$

Équations 1D , stationnaire, fluide parfait, gaz parfait

$$\rho_1 V_1 = \rho_2 V_2$$

$$P_1 + \rho_1 V_1^2 = P_2 + \rho_2 V_2^2$$

$$q + h_1 + \frac{V_1^2}{2} = h_2 + \frac{V_2^2}{2}$$

Vitesse du son (isentropique)

$$a = \sqrt{\gamma R T} = \sqrt{\frac{\gamma P}{\rho}}$$

Conditions critiques (réelles ou fictives)

Conditions totales, d'arrêt, génératrices

$$\frac{P_i}{P} = \left(1 + \frac{\gamma - 1}{2} M^2\right)^{\frac{\gamma}{\gamma - 1}}$$

Relations isentropiques

$$\frac{T_i}{T} = 1 + \frac{\gamma - 1}{2} M^2$$

$$\frac{\rho_i}{\rho} = \left(1 + \frac{\gamma - 1}{2} M^2\right)^{\frac{1}{\gamma - 1}}$$