

AE 41 Ecoulements Compressibles

Emmanuel Benard
ISAE/SupAéro

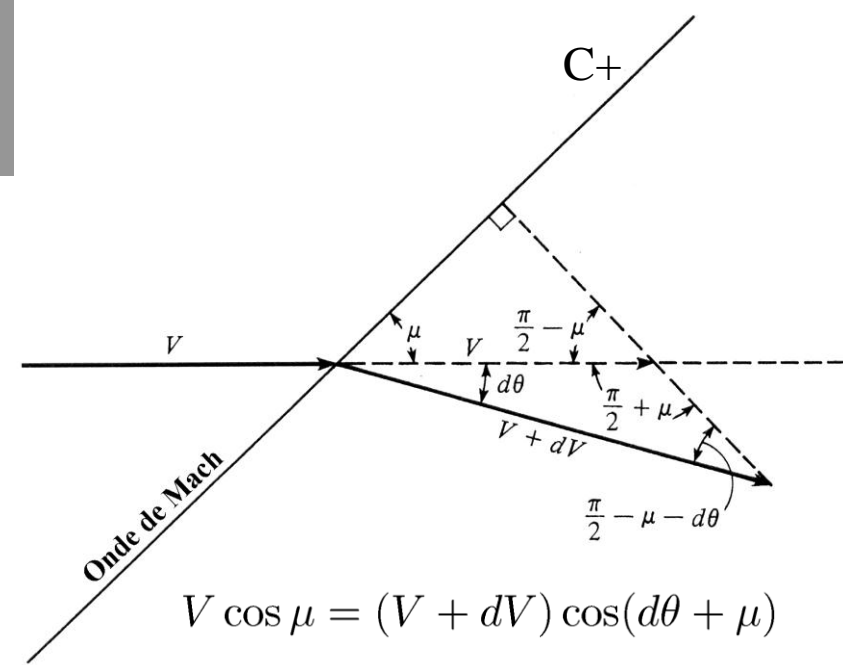
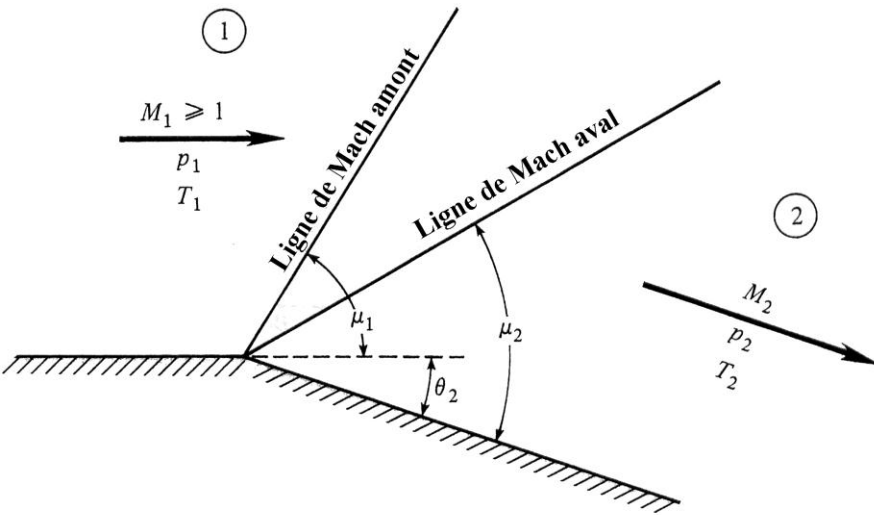
Elements extraits des cours de:
ENSICA/SupAéro/ENSMA

Cours C9 – C10

1. *Détente de Prandtl-Meyer*
2. *Réflexion d'onde sur une isobare*
3. *Linéarisation des écoulements supersoniques*

Faisceau de détente

Détente de Prandtl (1907) – Meyer (1908)



$$V \cos \mu = (V + dV) \cos(d\theta + \mu)$$

$$\cos(d\theta + \mu) = \cos d\theta \cos \mu - \sin d\theta \sin \mu$$

$$d\theta \approx 0 \longrightarrow \begin{cases} \cos d\theta \approx 1 \\ \sin d\theta \approx d\theta \end{cases}$$

$$V \cos \mu = (V + dV)(\cos \mu - d\theta \sin \mu)$$

$$\frac{V + dV}{V} = \frac{\cos \mu}{\cos \mu - d\theta \sin \mu} = \frac{1}{1 - d\theta \tan \mu}$$

$$\frac{1}{1 - x} = 1 + x + x^2 + x^3 + \dots$$

$$1 + \frac{dV}{V} = 1 + d\theta \tan \mu + \dots$$

$$\frac{dV}{V} \approx d\theta \tan \mu$$

$\epsilon = -1$ suivant C^-
 $\epsilon = +1$ suivant C^+

$$\frac{dV}{V} \approx \epsilon d\theta \tan |\mu|$$

$$\frac{dV}{V} \approx \epsilon d\theta \tan |\mu|$$

$$\mu = \arcsin \frac{1}{M}$$

$$\tan^2 x = \frac{\sin^2 x}{1 - \sin^2 x}$$

$$\tan^2 \mu = \frac{\frac{1}{M^2}}{1 - \frac{1}{M^2}}$$

$$\tan \mu = \frac{1}{\sqrt{M^2 - 1}}$$

$$d\theta = \epsilon \sqrt{M^2 - 1} \frac{dV}{V}$$

Équation de Prandtl-Meyer

Analyse ??

$$\int_{\theta_1}^{\theta_2} d\theta = \epsilon \int_{M_1}^{M_2} \sqrt{M^2 - 1} \frac{dV}{V} \quad \frac{dM}{M}$$

$$C_p T_i = C^{te} \quad C_p dT + V dV = 0$$

$$\frac{\gamma R}{\gamma - 1} dT + V dV = 0$$

$$\frac{1}{\gamma - 1} \frac{V^2}{M^2} \frac{dT}{T} + V dV = 0$$

$$\frac{1}{\gamma - 1} \frac{1}{M^2} \frac{dT}{T} + \frac{dV}{V} = 0$$

$$V = Ma$$

$$\frac{dV}{V} = \frac{dM}{M} + \frac{da}{a}$$

$$a^2 = \gamma R T$$

$$2 \frac{da}{a} = \frac{dT}{T}$$

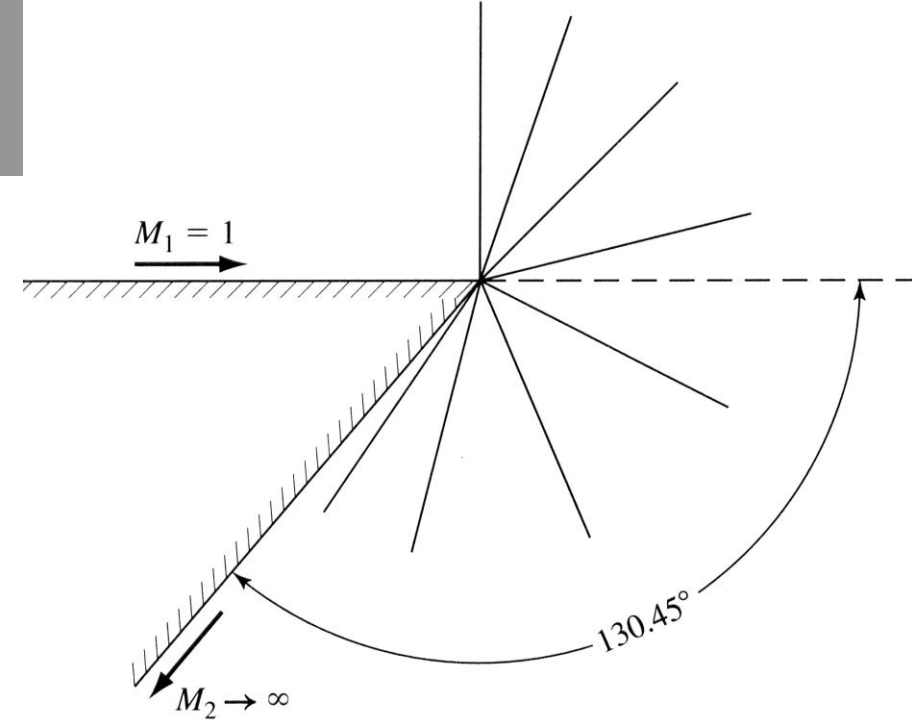
$$\frac{dV}{V} = \frac{dM}{M} + \frac{1}{2} \frac{dT}{T}$$

$$\frac{dV}{V} = \frac{1}{1 + \frac{\gamma-1}{2} M^2} \frac{dM}{M}$$

$$\frac{dT}{T} = -\frac{dV}{V} (M^2(\gamma - 1))$$

$$\int_{\theta_1}^{\theta_2} d\theta = \epsilon \int_{M_1}^{M_2} \frac{\sqrt{M^2 - 1}}{1 + \frac{\gamma-1}{2} M^2} \frac{dM}{M}$$

$$\theta_2 - \theta_1 = \epsilon(\omega_2(M_2) - \omega_1(M_1))$$



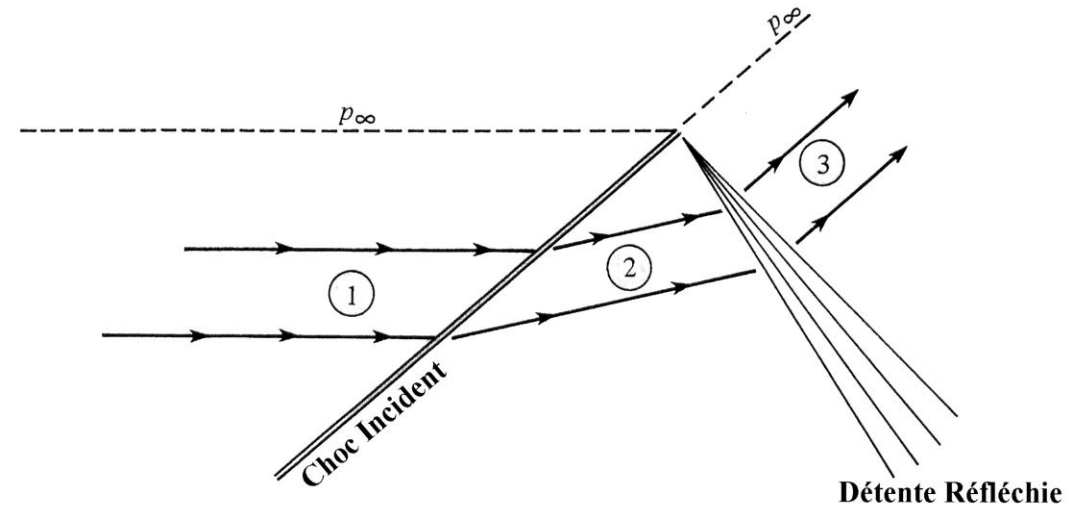
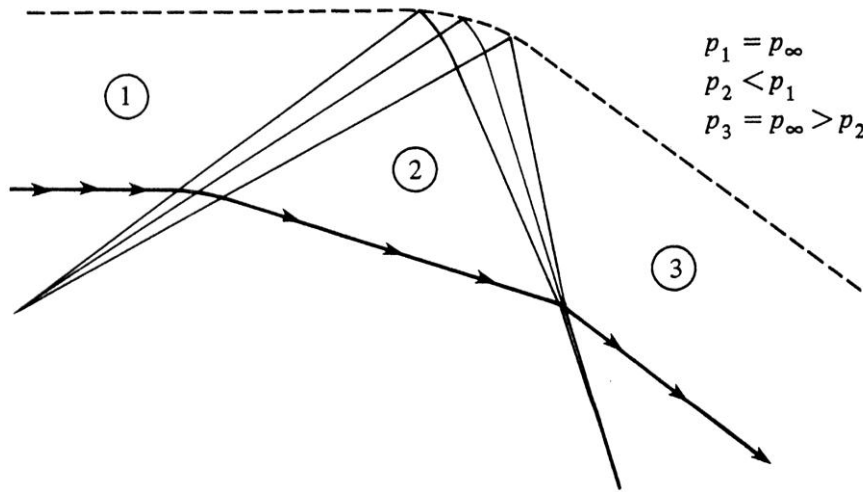
$$\omega(M) = \sqrt{\frac{\gamma+1}{\gamma-1}} \cdot \arctan \sqrt{\frac{\gamma-1}{\gamma+1}} (M^2 - 1) - \arctan \frac{1}{\sqrt{M^2 - 1}} - \frac{\pi}{2}$$

$$\omega(M \rightarrow \infty) = 130.45^\circ$$

ω est l' **angle** duquel il faut dévier un écoulement sonique pour obtenir le nombre de Mach **M** souhaité

Généralisation

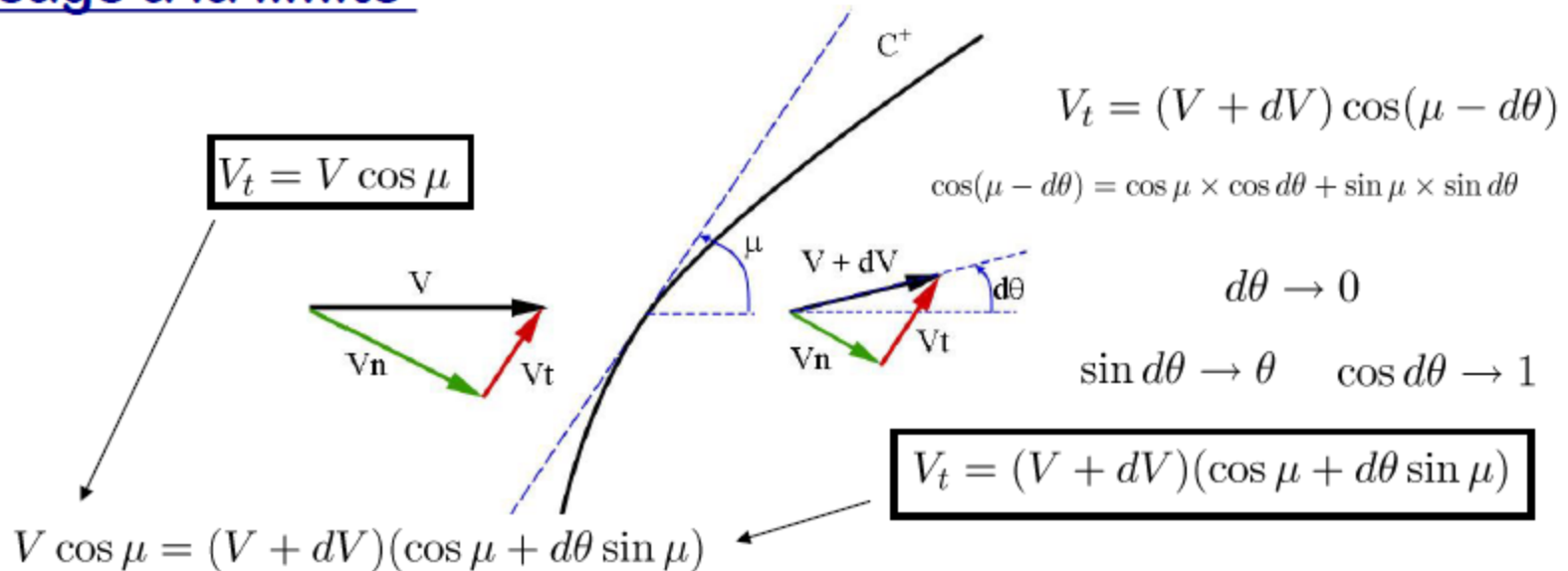
$$\omega \pm \theta = C^{te} \quad \begin{array}{l} + \text{ à la traversée d'une } C^+ / \text{ suivant une } C^- \\ - \text{ à la traversée d'une } C^- / \text{ suivant une } C^+ \end{array}$$



Une onde incidente **change** de nature lorsqu'elle se réfléchit **sur une isobare**

Une onde incidente **ne change pas** de nature lorsqu'elle se réfléchit **sur une paroi plane**

Passage à la limite



$$dV \cos \mu + V d\theta \sin \mu = 0$$

$$\frac{dV}{V} = -d\theta \times \tan \mu \quad \mu = \pm \arcsin\left(\frac{1}{M}\right) \quad \tan^2 \mu = \frac{1}{M^2 - 1}$$

$$\frac{dV}{V} = \frac{-d\theta}{\sqrt{M^2 - 1}}$$

$$\frac{dV}{V} = \frac{-d\theta}{\sqrt{M^2 - 1}}$$

$$\frac{dP}{\rho} = -VdV \quad \rho V^2 = \gamma P M^2$$

$$dP = \frac{\rho V^2 d\theta}{\sqrt{M^2 - 1}}$$

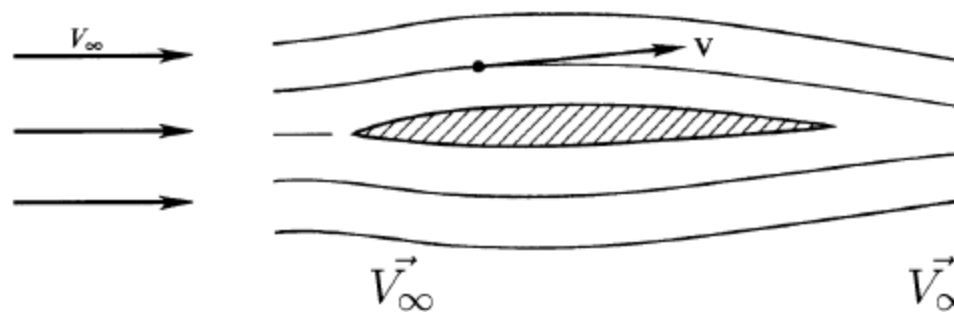
$$\frac{dP}{P} = \frac{\gamma M^2}{\sqrt{M^2 - 1}} \times d\theta$$

C⁺

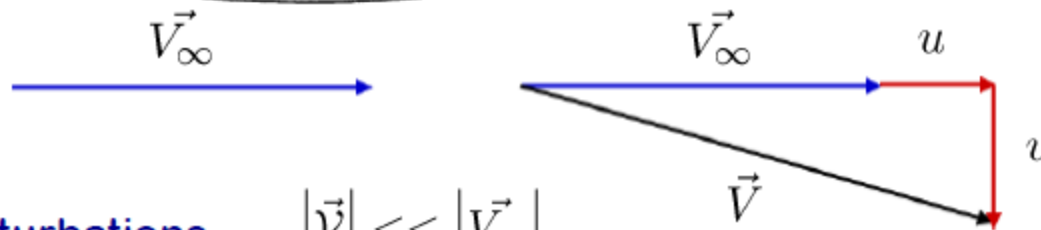
$$d\theta > 0 \rightarrow dP > 0 \rightarrow dV < 0$$

$$d\theta < 0 \rightarrow dP < 0 \rightarrow dV > 0$$

Définition d'un écoulement linéarisé



$$\vec{V} = \vec{V}_\infty + \vec{v} \begin{vmatrix} u \\ v \end{vmatrix}$$



Petites perturbations

$$|\vec{v}| \ll |\vec{V}_\infty|$$

$$\rightarrow V + du = (V + dV) \cos d\theta$$

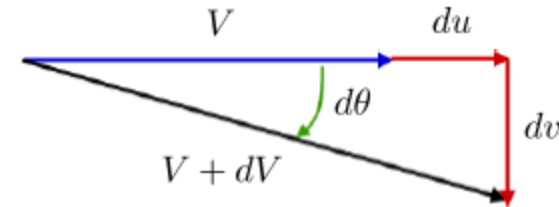
$$V + du \approx V + dV$$

$$dV = du$$

$$\rightarrow dv = (V + dV) \sin d\theta$$

$$dv \approx (V + dV)d\theta \approx Vd\theta$$

$$dv = Vd\theta$$



Or
$$\frac{dV}{V} = \frac{-d\theta}{\sqrt{M^2 - 1}} \longrightarrow du + \frac{dv}{\sqrt{M^2 - 1}} = 0$$

Référence M_∞ et P_∞

$$\beta = \sqrt{M_\infty^2 - 1}$$

$$\begin{cases} du + \frac{dv}{\sqrt{M_\infty^2 - 1}} = 0 \\ dP = \frac{\gamma P_\infty M_\infty^2}{\sqrt{M_\infty^2 - 1}} \times d\theta \end{cases}$$

Généralisation

$$u \pm \frac{v}{\beta} = C^{te}$$

$$\frac{\beta}{\gamma M_\infty^2} \frac{P}{P_\infty} = \pm \theta + C^{te}$$

+ à travers une C^+ ou en suivant une C^-
- à travers une C^- ou en suivant une C^+

Isentropie ? Utilisation pratique ?

Linéarisation du Coefficient de Pression K_p

$$K_p = \frac{P - P_\infty}{\frac{1}{2}\rho_\infty V_\infty^2} = \frac{2}{\gamma M_\infty^2} \left(\frac{P}{P_\infty} - 1 \right)$$

Euler

$$dK_p = \frac{dP}{\frac{1}{2}\rho_\infty V_\infty^2} \quad dK_p = -2 \frac{dV}{V_\infty}$$

$$\longrightarrow dV = du \longrightarrow dK_p = -2 \frac{du}{V_\infty}$$

$$K_p = -2 \frac{u}{V_\infty}$$

$$\longrightarrow V d\theta = dv$$

$$du \pm \frac{dv}{\sqrt{M_\infty^2 - 1}} = 0 \quad du = \mp \frac{V_\infty d\theta}{\beta} \longrightarrow dK_p = \pm \frac{2d\theta}{\beta}$$

$$K_p = \pm \frac{2\theta}{\beta}$$

+ à travers une C^+ ou en suivant une C^-
- à travers une C^- ou en suivant une C^+