

Mécanique des Fluides Compressibles

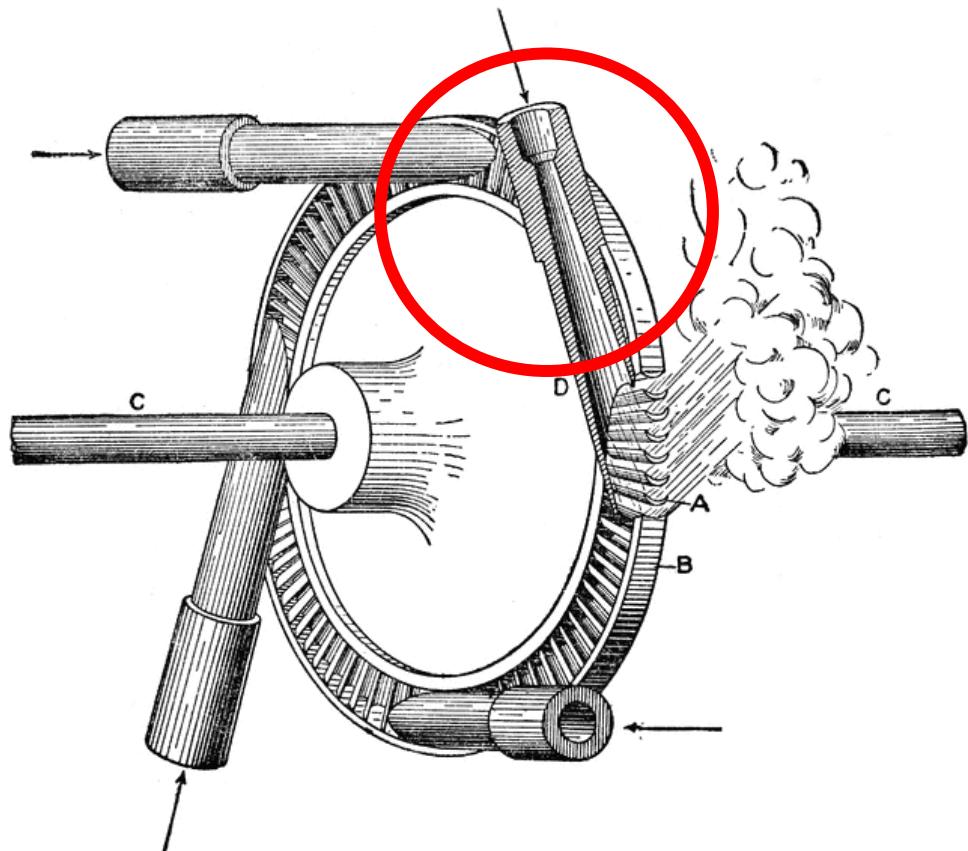
Ecoulement quasi-monodimensionnel isentropiques permanents

Dr Flavio NOCA

Semestre printemps 2024-2025

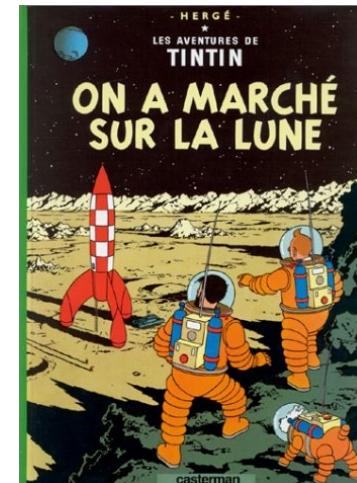
Gustaf De Laval (1890)

EPFL



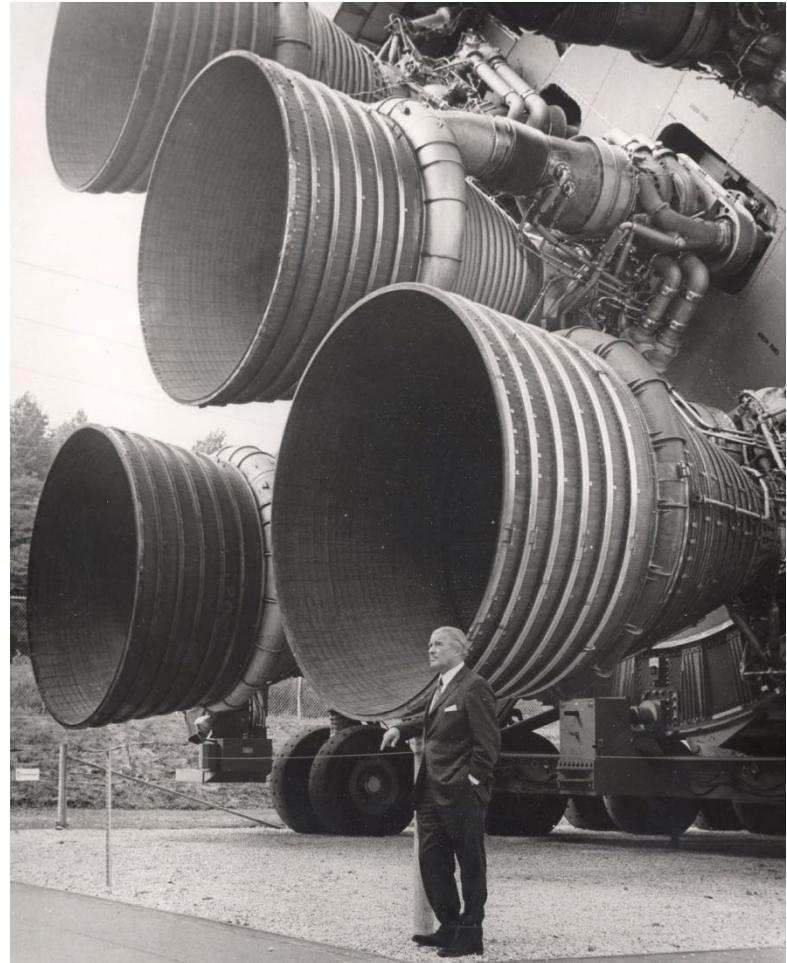
Tuyère à section variable

EPFL



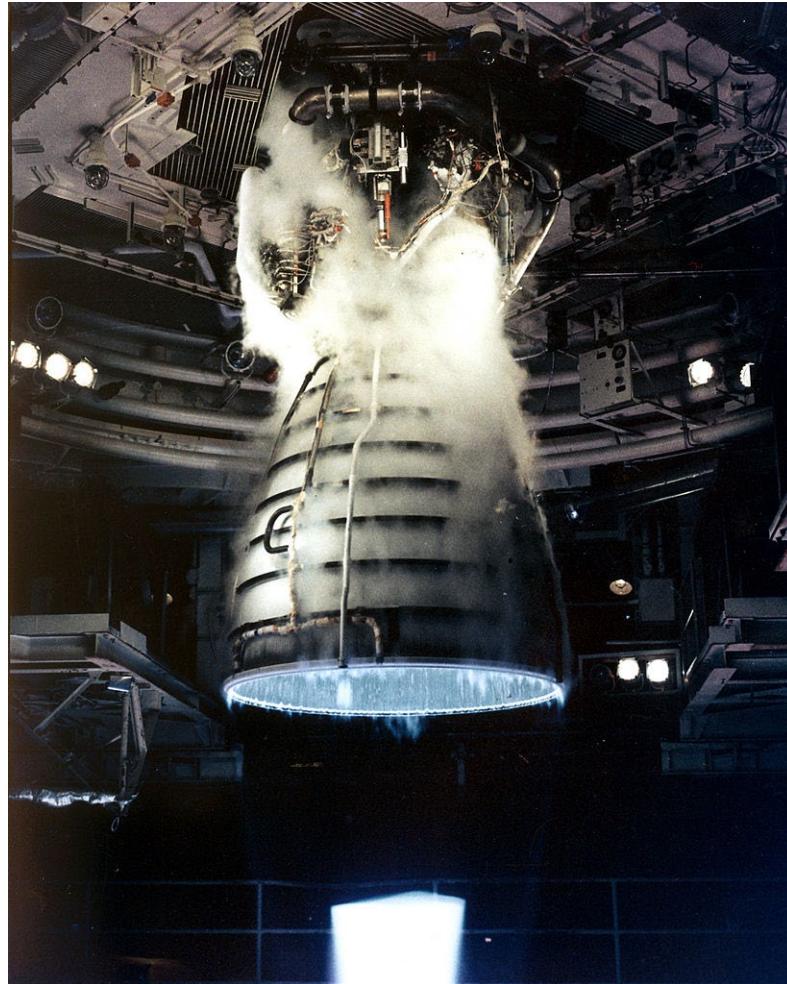
Tuyère à section variable

EPFL



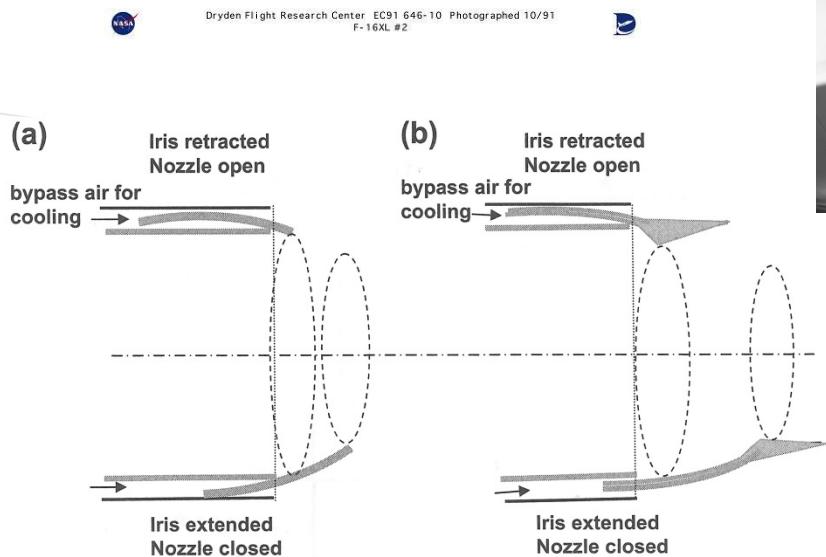
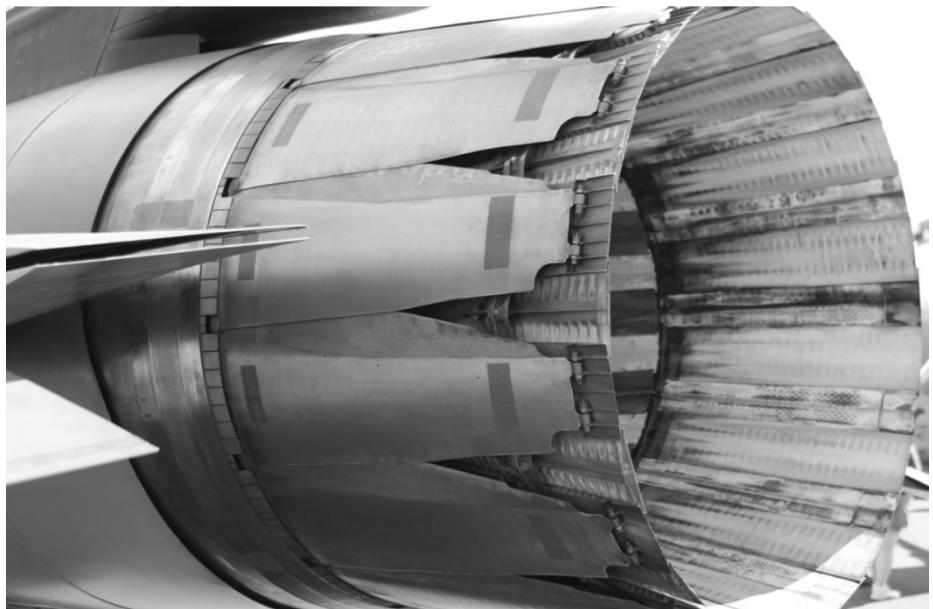
Tuyère à section variable

EPFL



Tuyère à géométrie variable

EPFL



GE F110
(F-16, F-15)

FIGURE 5.19

Iris-type variable area nozzles: (a) convergent and (b) convergent–divergent. The upper half of the diagrams represents the high throat and/or exit area setting, while the lower half depicts the smaller throat and/or exit area setting.

Tuyère à géométrie variable

EPFL



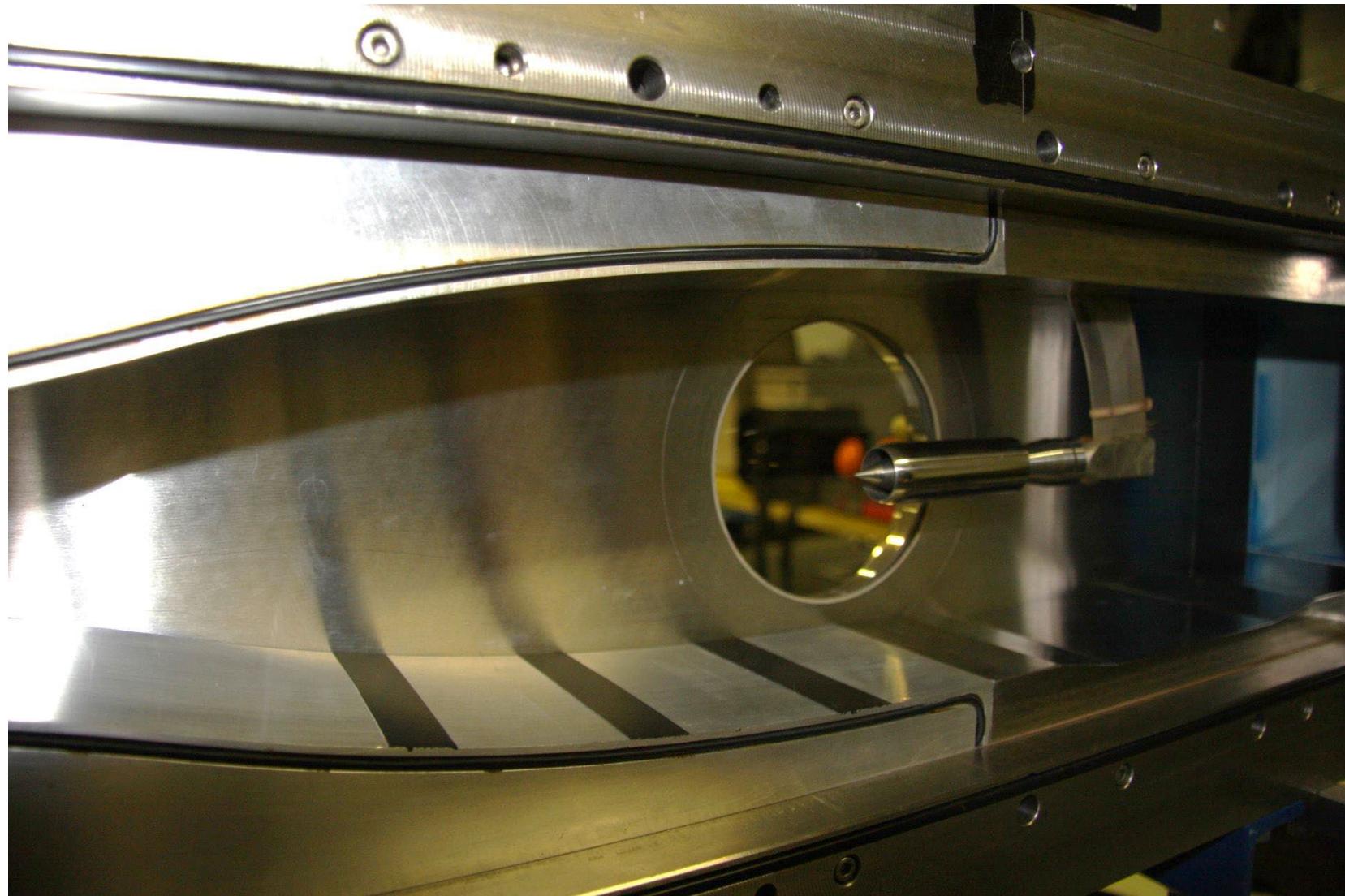
Tuyère à section variable

EPFL

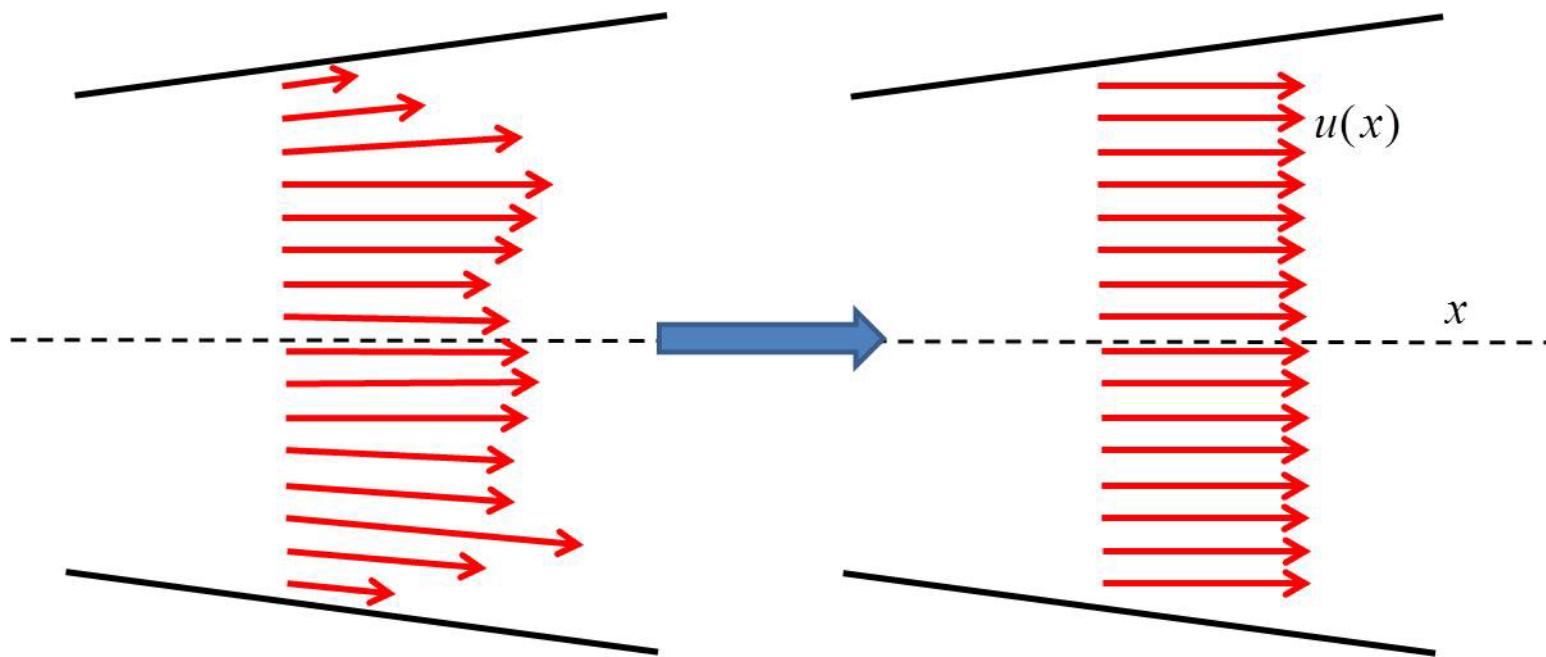


Tuyère à section variable

EPFL



Ecoulement quasi mono-dimensionnel



➤ Formulation intégrale

$$\frac{\partial}{\partial t} \int_V \rho dV + \int_S \rho \mathbf{u} \cdot \hat{\mathbf{n}} dS = 0$$

débit de ρ à travers S

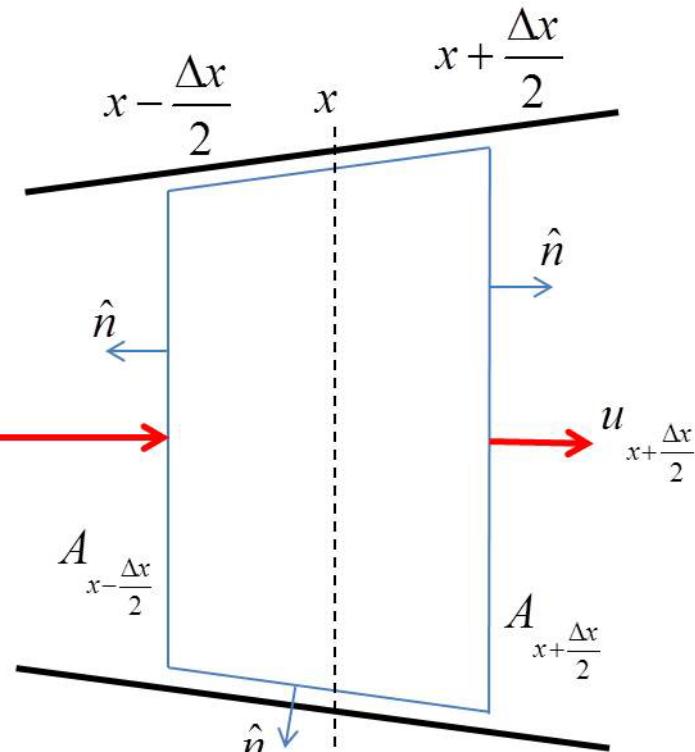
variation temporelle de ρ à l'intérieur de V

➤ Hypothèses:

- Permanent: $\frac{\partial}{\partial t} = 0$
- Quasi mono-dimensionnel: $u(x)$

$$(\rho u A)_{x+\frac{\Delta x}{2}} - (\rho u A)_{x-\frac{\Delta x}{2}} = 0$$

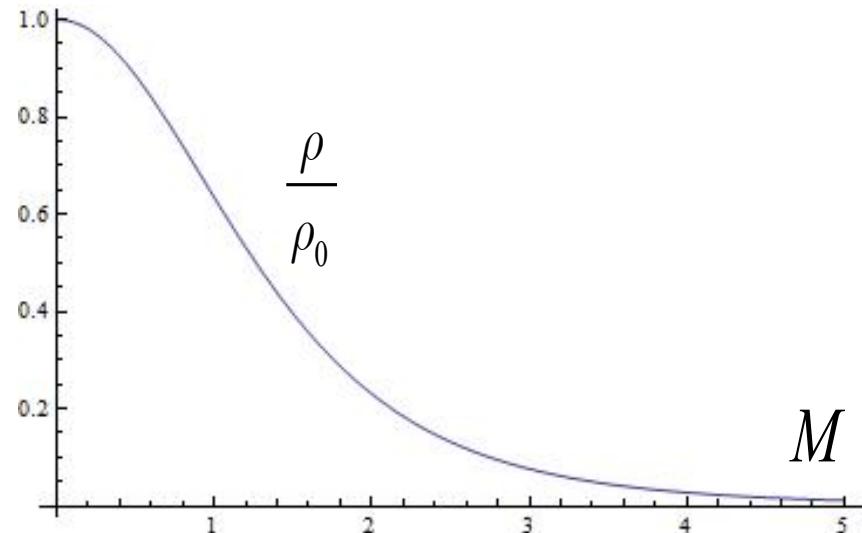
➤ Divise par Δx avec $\Delta x \rightarrow 0$



$$\frac{d}{dx}(\rho u A) = 0$$

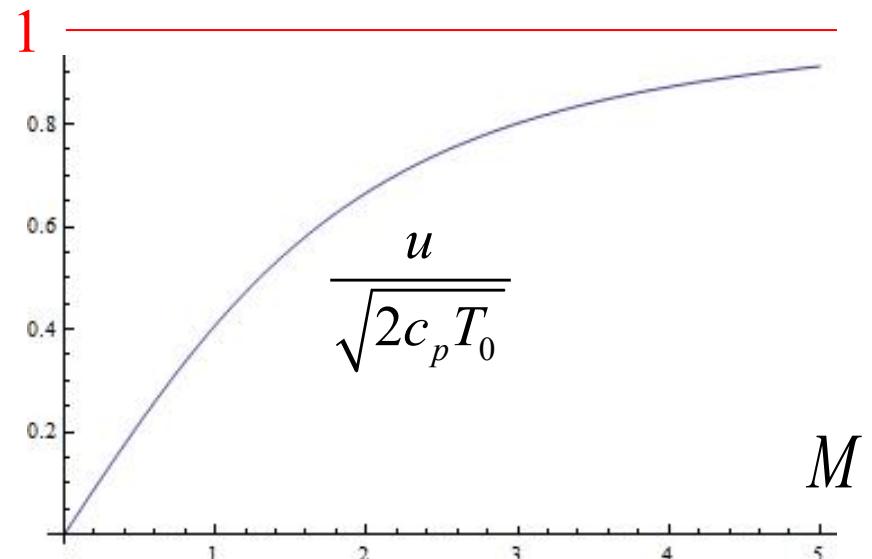
Débit surfacique

$$\frac{\rho}{\rho_0} = \frac{1}{\left(1 + \frac{\gamma - 1}{2} M^2\right)^{\frac{1}{\gamma - 1}}}$$



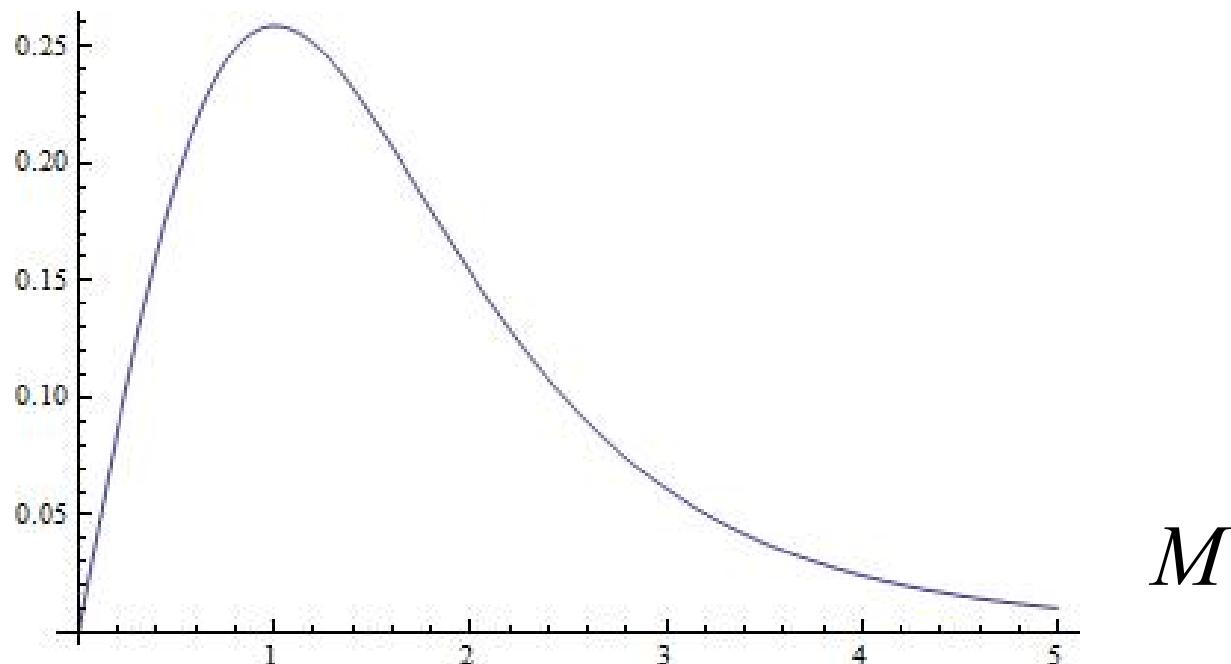
$$\frac{du}{u} = \frac{1}{1 + \frac{\gamma - 1}{2} M^2} \frac{dM}{M}$$

$$\frac{u}{\sqrt{2c_p T_0}} = \sqrt{\frac{\gamma - 1}{2}} \frac{M}{\sqrt{1 + \frac{\gamma - 1}{2} M^2}}$$



Débit par unité de surface

$$\frac{\rho u}{\rho_0 \sqrt{2c_p T_0}} = \sqrt{\frac{\gamma-1}{2}} \frac{M}{\left(1 + \frac{\gamma-1}{2} M^2\right)^{\frac{\gamma+1}{2(\gamma-1)}}}$$

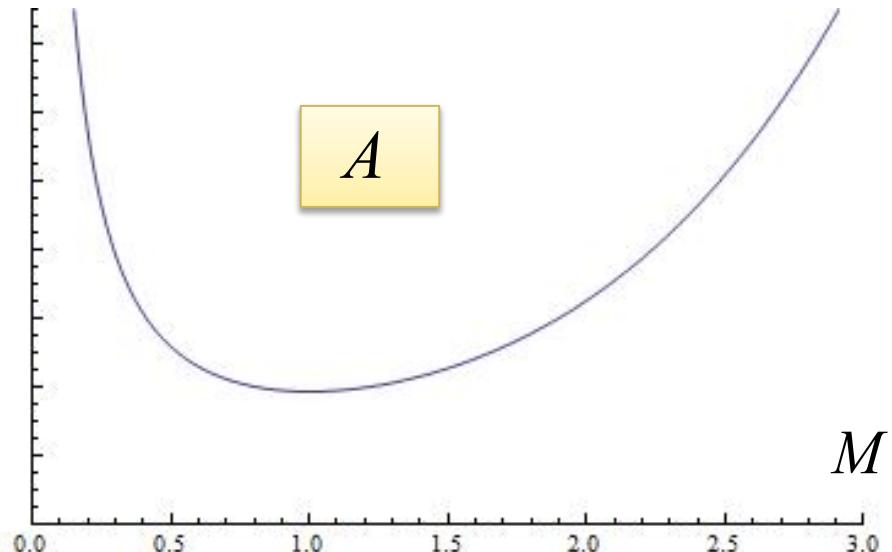
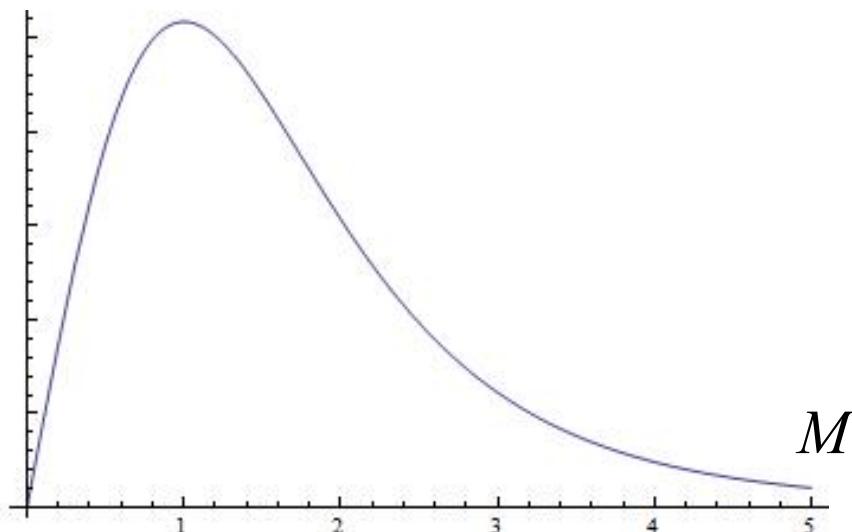


- Conservation de masse

$$\rho u A = \text{const}$$

- Débit surfacique:

$$\rho u$$



Une tuyère convergente-divergente est nécessaire pour passer d'un régime subsonique à un régime supersonique

➤ Formulation intégrale

$$\frac{\partial}{\partial t} \int_V \rho \mathbf{u} \, dV + \int_S \rho \hat{\mathbf{n}} \cdot (\mathbf{u} \mathbf{u}) \, dS = \int_S \hat{\mathbf{n}} \cdot \sum \, dS + \int_V \rho \mathbf{f} \, dV$$

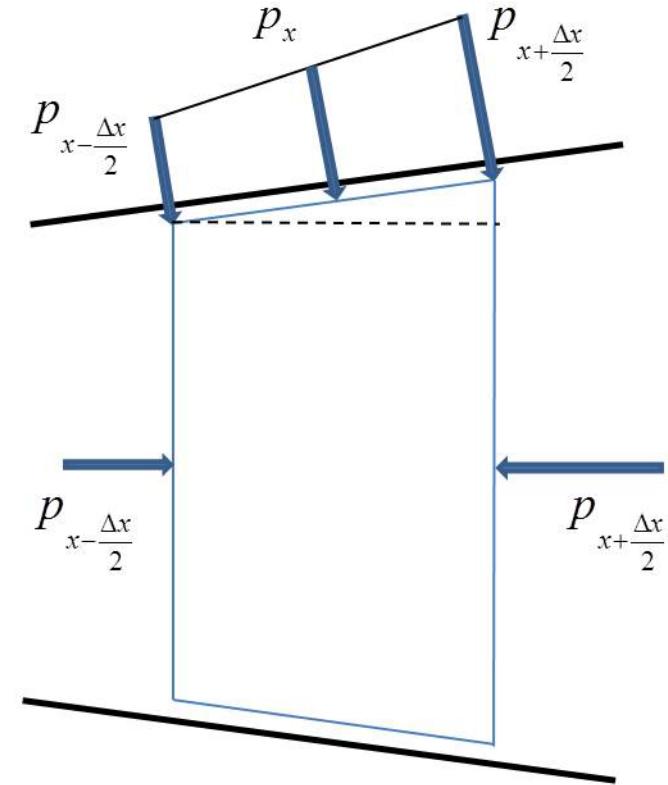
flux de $\rho \mathbf{u}$ à travers S
somme des forces surfaciques et volumiques

variation temporelle de $\rho \mathbf{u}$ à l'intérieur de V
 $\int_S \rho \hat{\mathbf{n}} \cdot (\mathbf{u} \mathbf{u}) \, dS$
 $\int_S \hat{\mathbf{n}} \cdot \sum \, dS + \int_V \rho \mathbf{f} \, dV$

➤ Hypothèses:

- Permanent: $\frac{\partial}{\partial t} = 0$
- Quasi mono-dimensionnel: $u(x)$
- Sans viscosité, sans forces volumiques

$$\sum = -p \mathbf{I} \quad \mathbf{f} = 0$$



- Formulation intégrale selon x

$$\left[\int_S \rho(\mathbf{u} \cdot \hat{\mathbf{n}}) \mathbf{u} \, dS = - \int_S p \hat{\mathbf{n}} \, dS \right]_x$$

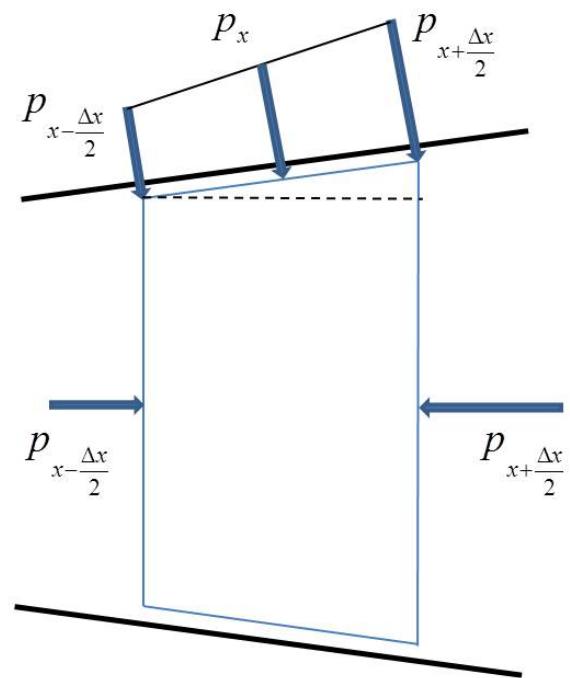
$$(\rho u^2 A)_{x+\frac{\Delta x}{2}} - (\rho u^2 A)_{x-\frac{\Delta x}{2}} = -(pA)_{x+\frac{\Delta x}{2}} + (pA)_{x-\frac{\Delta x}{2}} + p_x \left(A_{x+\frac{\Delta x}{2}} - A_{x-\frac{\Delta x}{2}} \right)$$

- Divise par Δx avec $\Delta x \rightarrow 0$

$$\frac{d}{dx}(\rho u^2 A) = -\frac{d}{dx}(pA) + p \frac{d}{dx}(A)$$

- Avec conservation de la masse

$$\rho u \frac{du}{dx} = -\frac{dp}{dx}$$



- Les variables de l'écoulement ne dépendent que de x. Les équations de conservation s'écrivent donc:

Conservation de la masse

$$d(\rho u A) = 0$$

$$\frac{d\rho}{\rho} + \frac{du}{u} + \frac{dA}{A} = 0$$

$$\frac{d(\rho u A)}{dx} = 0$$

$$\rho u \frac{du}{dx} = -\frac{dp}{dx}$$

Conservation de la quantité de mouvement

$$\rho u du = -dp$$

$$h_0 = h + \frac{u^2}{2} = \text{const}$$

Conservation de l'énergie

Redondante et identique à la relation précédente pour un écoulement isentropique car:

$$dh + u du = 0$$

$$dh = \frac{1}{\rho} dp$$

$$dh = Tds + \frac{1}{\rho} dp$$

- Ecrivons la conservation de la quantité de mouvement sous la forme,

$$\frac{dp}{\rho} = \frac{dp}{d\rho} \frac{d\rho}{\rho} = -udu$$

$$\begin{aligned}\rho u du &= -dp \\ \frac{dp}{d\rho} &= \left(\frac{\partial p}{\partial \rho} \right)_s = a^2\end{aligned}$$

- L'écoulement est isentropique, on obtient ainsi

$$\frac{dp}{\rho} = a^2 \frac{d\rho}{\rho} = -udu$$

$$\begin{aligned}M &= \frac{u}{a} \\ \frac{d\rho}{\rho} + \frac{du}{u} + \frac{dA}{A} &= 0\end{aligned}$$

→ $\frac{d\rho}{\rho} = -\frac{udu}{a^2} = -\frac{u^2 du}{a^2 u} = -M^2 \frac{du}{u}$

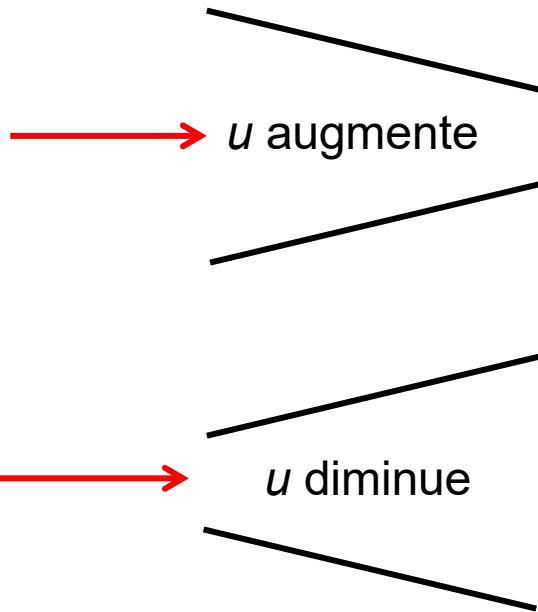
- En introduisant cette relation dans la conservation de la masse

$$\frac{dA}{A} = (M^2 - 1) \frac{du}{u}$$

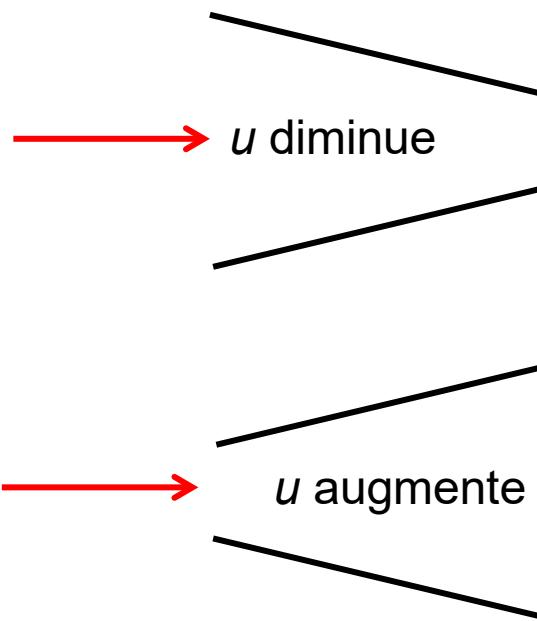
Interprétation

$$\frac{dA}{A} = (M^2 - 1) \frac{du}{u}$$

$$M < 1$$



$$M > 1$$

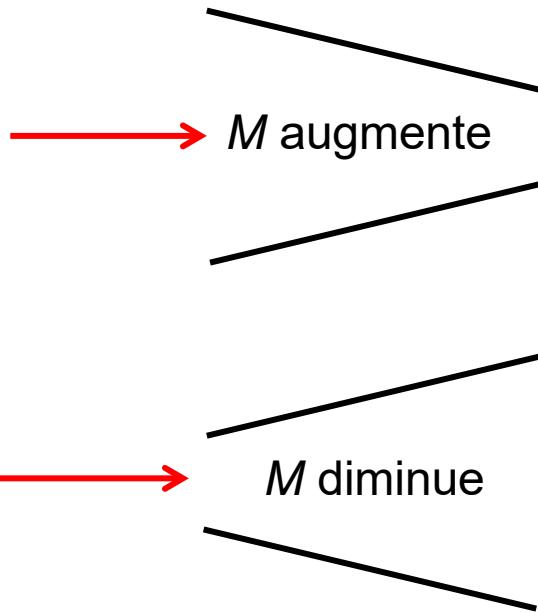


Chapitre précédent

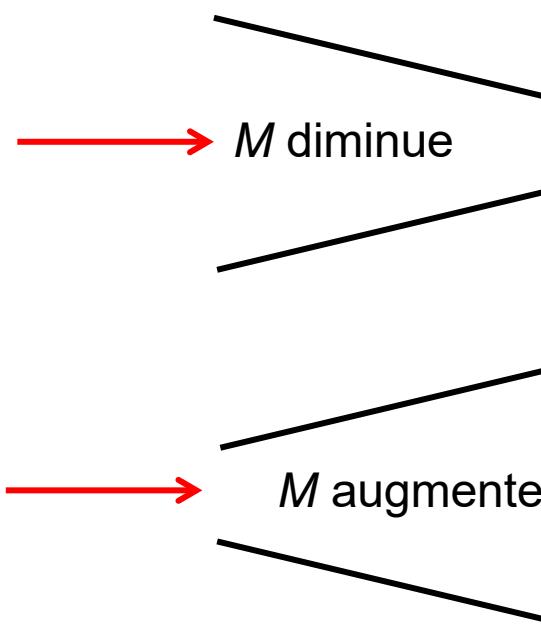
$$\frac{du}{u} = \frac{1}{1 + \frac{\gamma - 1}{2} M^2} \frac{dM}{M}$$

$$\frac{dA}{A} = (M^2 - 1) \frac{du}{u}$$

$$M < 1$$



$$M > 1$$



Effets de la variation de section

➤ On peut obtenir les relations suivantes

$$\frac{dA}{A} = (M^2 - 1) \frac{du}{u}$$

$$\frac{dA}{A} = \frac{M^2 - 1}{1 + \frac{\gamma - 1}{2} M^2} \frac{dM}{M}$$

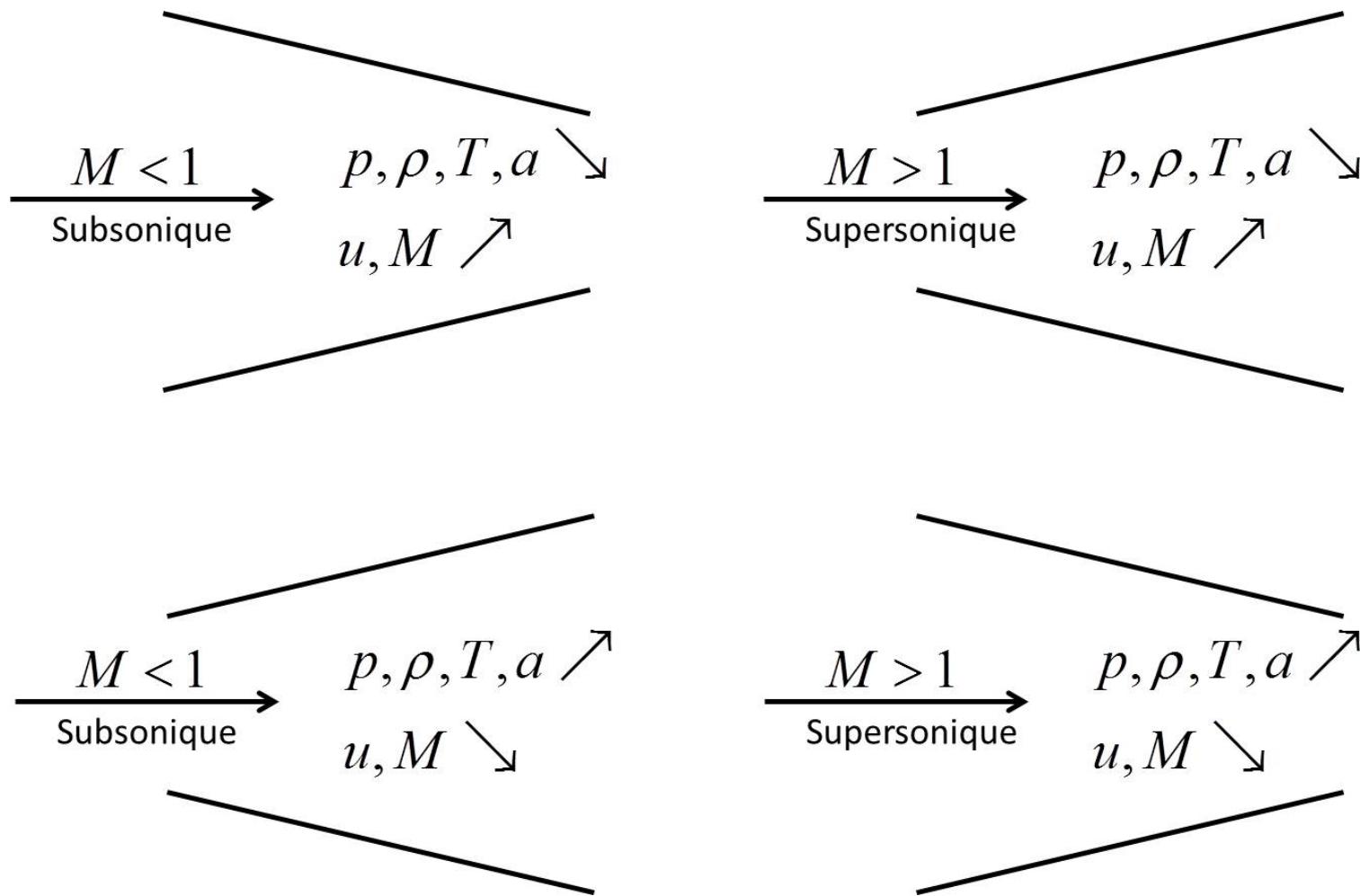
$$\frac{du}{u} = \frac{1}{1 + \frac{\gamma - 1}{2} M^2} \frac{dM}{M}$$

$$\frac{dA}{A} = -\frac{(M^2 - 1)}{\gamma M^2} \frac{dp}{p}$$

dA/A	-	-	+	+
M	< 1	> 1	< 1	> 1
du/u	+	-	-	+
dM/M	+	-	-	+
<hr/>				
dp/p	-	+	+	-
$d\rho/\rho$	-	+	+	-
dT/T	-	+	+	-
da/a	-	+	+	-

$$\left(\frac{p}{p_0} \right) = \left(\frac{T}{T_0} \right)^{\frac{\gamma}{\gamma-1}} = \left(\frac{\rho}{\rho_0} \right)^\gamma = \left(\frac{a}{a_0} \right)^{\frac{\gamma}{2(\gamma-1)}}$$

Effets de la variation de section



- Passage de manière continue du régime subsonique au régime supersonique
- Il existe un point (une section) telle que $M = 1$

$$\frac{dA}{A} = (M^2 - 1) \frac{du}{u} \quad \xrightarrow{M = 1} \quad dA = 0$$

Le passage du régime subsonique au régime supersonique s'effectue sur un extrémum de la section

Minimum ou maximum?

Conditions au col

- On considère la relation ci-contre sous la forme

$$\frac{1}{M} \frac{dM}{dx} = \left[\frac{1 + \frac{\gamma-1}{2} M^2}{A} \right] \frac{1}{M^2 - 1} \frac{dA}{dx}$$

- Lorsque M tend vers 1 et dA/dx tend vers 0, on peut appliquer la règle de l'Hospital

$$\lim_{M \rightarrow 1, \frac{dA}{dx} \rightarrow 0} \frac{1}{M} \frac{dM}{dx} = \left[\frac{1 + \frac{\gamma-1}{2} M^2}{A} \right]_{M=1} \frac{\frac{d^2 A}{dx^2}}{2M \frac{dM}{dx}}$$

$$\lim_{M \rightarrow 1, \frac{dA}{dx} \rightarrow 0} \left(\frac{dM}{dx} \right)^2 = \frac{1}{2} \left[\frac{1 + \frac{\gamma-1}{2} M^2}{A} \right]_{M=1} \frac{d^2 A}{dx^2} = \frac{(1+\gamma)}{4A} \frac{d^2 A}{dx^2}$$

$$\begin{aligned} \frac{du}{u} &= \frac{1}{1 + \frac{\gamma-1}{2} M^2} \frac{dM}{M} \\ \frac{dA}{A} &= (M^2 - 1) \frac{du}{u} \\ \frac{dA}{A} &= \frac{M^2 - 1}{1 + \frac{\gamma-1}{2} M^2} \frac{dM}{M} \end{aligned}$$

$$\lim_{x \rightarrow a} \frac{f(x)}{g(x)} = \frac{f'(a)}{g'(a)}$$

- On obtient donc

$$\lim_{M \rightarrow 1, \frac{dA}{dx} \rightarrow 0} \left(\frac{dM}{dx} \right)^2 = \frac{(1 + \gamma)}{4A} \frac{d^2 A}{dx^2}$$

- Le membre de droite doit être positif, ce qui implique

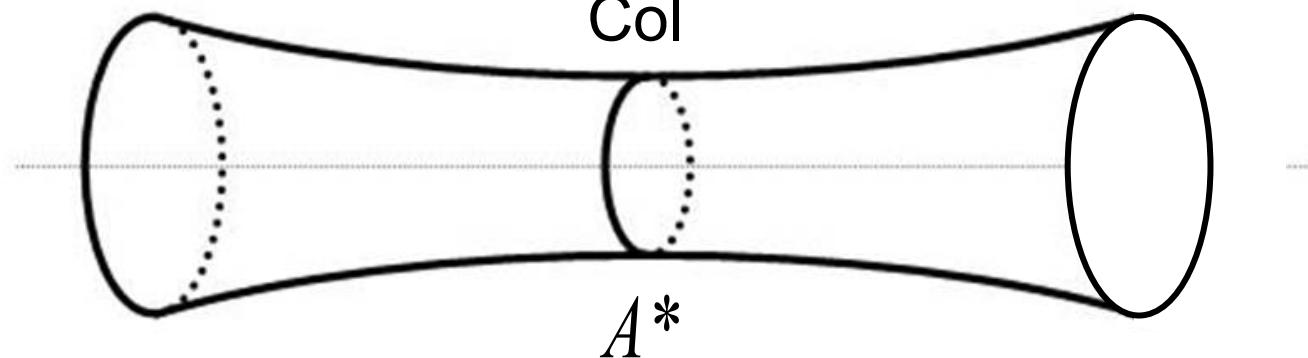
$$\frac{d^2 A}{dx^2} \geq 0$$

Le passage du régime subsonique au régime supersonique s'effectue au col de la tuyère (minimum)

$$M = 1$$

Col

$$A^*$$



Effets de la variation de section

$$M < 1$$

→ M augmente

$$M > 1$$

→ M augmente



→ M diminue

→ M diminue



$$M > 1$$

$$M < 1$$

→ M diminue

→ M diminue



➤ Au col, $M=1$ (conditions soniques)

$$\rho_*, u_*, A_*$$

➤ Conservation de la masse

$$\rho_* u_* A_* = \rho u A$$

➤ Ce qui peut s'écrire:

$$\frac{A}{A_*} = \frac{\rho_* a_*}{\rho u} = \frac{\rho_* \rho_0 a_*}{\rho_0 \rho u}$$

$$\left(\frac{A}{A_*}\right)^2 = \left(\frac{\rho_* a_*}{\rho u}\right)^2 = \left(\frac{\rho_*}{\rho_0}\right)^2 \left(\frac{\rho_0}{\rho}\right)^2 \left(\frac{a_*}{u}\right)^2$$

➤ On remplace avec les relations isentropiques

$$\left(\frac{A}{A_*}\right)^2 = \left(\frac{2}{\gamma+1}\right)^{\frac{2}{\gamma-1}} \left(1 + \frac{\gamma-1}{2} M^2\right)^{\frac{2}{\gamma-1}} \left(\frac{2 + (\gamma-1)M^2}{(\gamma+1)M^2}\right)$$

➤ Reste de la tuyère, $M \neq 1$

$$\rho, u, A$$

$$u = u_* = a_*$$

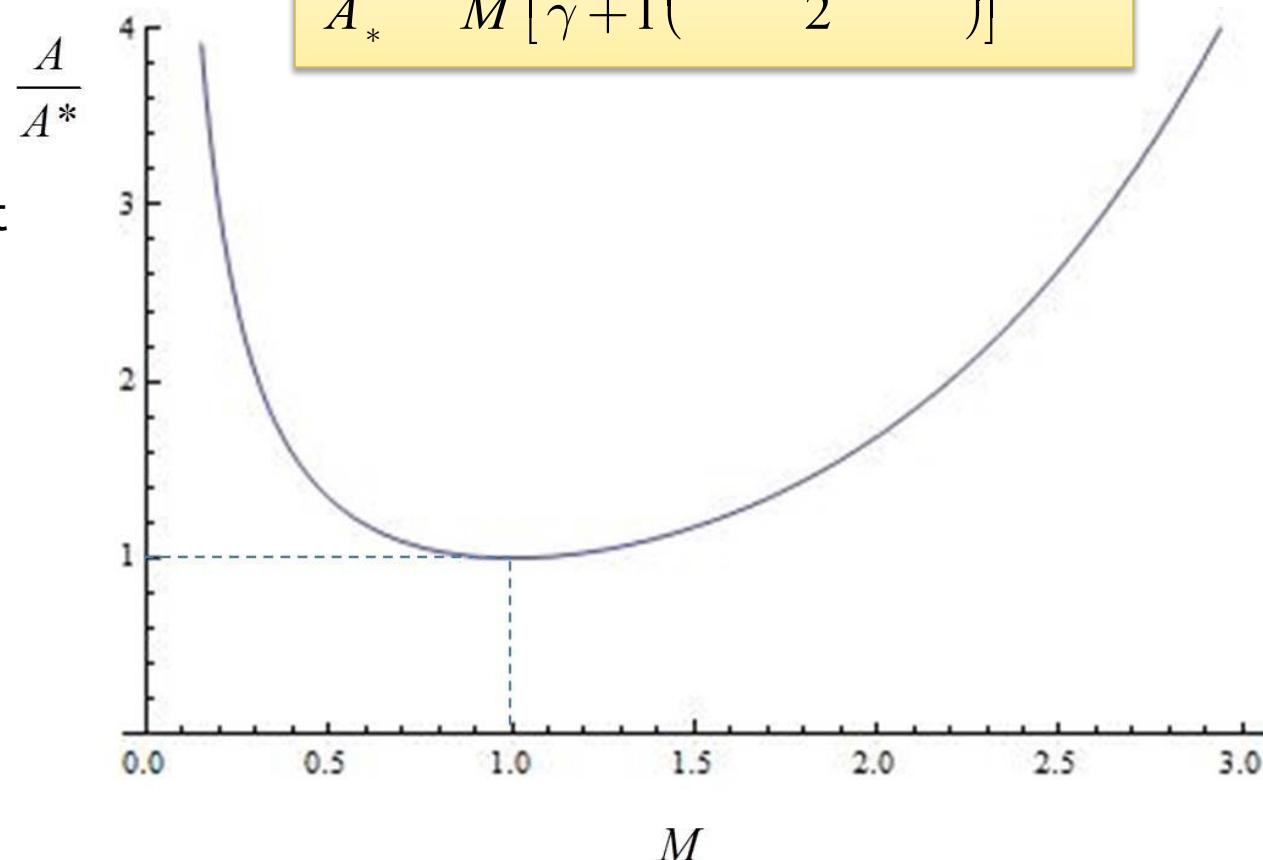
$$\frac{\rho_0}{\rho} = \left(1 + \frac{\gamma-1}{2} M^2\right)^{\frac{1}{\gamma-1}}$$

$$\frac{\rho_*}{\rho_0} = \left(\frac{2}{\gamma+1}\right)^{\frac{1}{\gamma-1}}$$

$$M_*^2 = \frac{(\gamma+1)M^2}{2 + (\gamma-1)M^2}$$

➤ La relation précédente se simplifie

$$\frac{A}{A_*} = \frac{1}{M} \left[\frac{2}{\gamma + 1} \left(1 + \frac{\gamma - 1}{2} M^2 \right) \right]^{\frac{\gamma + 1}{2(\gamma - 1)}}$$



- Le nombre de mach M n'est fonction que de A/A_* .
- Deux valeurs de M pour un rapport de section donné

Relation entre une section et la section au col

$$\frac{A_*}{A} = \sqrt{\frac{2}{\gamma-1}} \left(\frac{2}{\gamma+1} \right)^{-\frac{\gamma+1}{\gamma-1}} \left(\frac{p}{p_0} \right)^{\frac{1}{\gamma}} \sqrt{1 - \left(\frac{p}{p_0} \right)^{\frac{\gamma-1}{\gamma}}}$$

$$\frac{p_0}{p} = \left(1 + \frac{\gamma-1}{2} M^2 \right)^{\frac{\gamma}{\gamma-1}}$$

$$M = \sqrt{\frac{2}{\gamma-1} \left[\left(\frac{p_0}{p} \right)^{\frac{\gamma-1}{\gamma}} - 1 \right]}$$

$$\frac{p_*}{p_0} = \left(\frac{2}{\gamma+1} \right)^{\frac{\gamma}{\gamma-1}}$$

$A/A_* = 1$ si $p=p_*$, ce qui correspond à $M=1$

γ	Monoatomique $5/3 = 1.667$	Diatomique $7/5 = 1.4$	$9/7 = 1.286$
T_*/T_0	0.7499	0.8333	0.8750
p_*/p_0	0.4871	0.5283	0.5483
ρ_*/ρ_0	0.6495	0.6339	0.6267

- Le débit masse dans le tube s'écrit

$$\dot{m} = \rho u A \quad \dot{m} = \frac{\rho u}{\rho_0 a} a \rho_0 A = \frac{\rho u}{\rho_0 a} \sqrt{\gamma r T} \rho_0 A$$

- Par définition du nombre de Mach, l'équation d'état et la vitesse du son

$$\dot{m} = \frac{\rho}{\rho_0} M \sqrt{\gamma r T_0} \frac{T}{T_0} \frac{p_0}{r T_0} A = \gamma M \frac{\rho}{\rho_0} \sqrt{\frac{T}{T_0}} \sqrt{\frac{1}{\gamma r T_0}} p_0 A$$

- En utilisant encore la vitesse du son

$$\dot{m} = \gamma M \frac{\rho}{\rho_0} \sqrt{\frac{T}{T_0}} \frac{p_0}{a_0} A$$

- Puis avec les relations isentropiques

$$\dot{m} = \gamma M \left(1 + \frac{\gamma - 1}{2} M^2\right)^{\frac{-1}{\gamma - 1}} \left(1 + \frac{\gamma - 1}{2} M^2\right)^{\frac{-1}{2}} \frac{p_0}{a_0} A$$

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

$$M = \frac{u}{a}$$

$$p = \rho r T$$

$$\frac{\rho_0}{\rho} = \left(1 + \frac{\gamma - 1}{2} M^2\right)^{\frac{1}{\gamma - 1}}$$

$$\frac{T_0}{T} = 1 + \frac{\gamma - 1}{2} M^2$$

Débit-masse

- La relation précédente se simplifie

$$\dot{m} = \gamma M \left(1 + \frac{\gamma - 1}{2} M^2\right)^{-\frac{\gamma+1}{2(\gamma-1)}} \frac{p_0}{a_0} A$$

$$\dot{m} = \gamma M \left(1 + \frac{\gamma - 1}{2} M^2\right)^{\frac{-1}{\gamma-1}} \left(1 + \frac{\gamma - 1}{2} M^2\right)^{\frac{-1}{2}} \frac{p_0}{a_0} A$$

- On utilise aussi la forme sans dimension

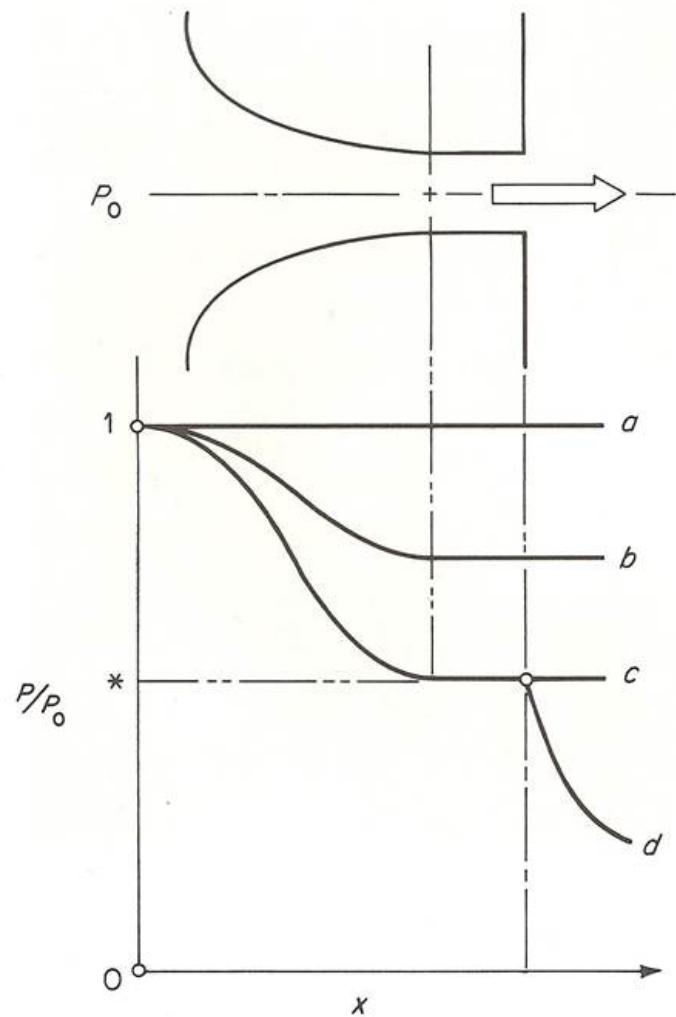
$$\frac{a_0 \dot{m}}{p_0 A} = \gamma M \left(1 + \frac{\gamma - 1}{2} M^2\right)^{-\frac{\gamma+1}{2(\gamma-1)}}$$

- Avec la référence aux conditions soniques, $M=1$

$$\frac{a_0 \dot{m}}{p_0 A_*} = \gamma \left(1 + \frac{\gamma - 1}{2}\right)^{-\frac{\gamma+1}{2(\gamma-1)}} = \gamma \left(\frac{2}{\gamma + 1}\right)^{\frac{\gamma+1}{2(\gamma-1)}}$$

$$\frac{\dot{m}}{\rho_0 a_0 A_*} = \left(1 + \frac{\gamma - 1}{2}\right)^{-\frac{\gamma+1}{2(\gamma-1)}}$$

Tuyère CONVERGENTE



Tuyère CONVERGENTE - DIVERGENTE

