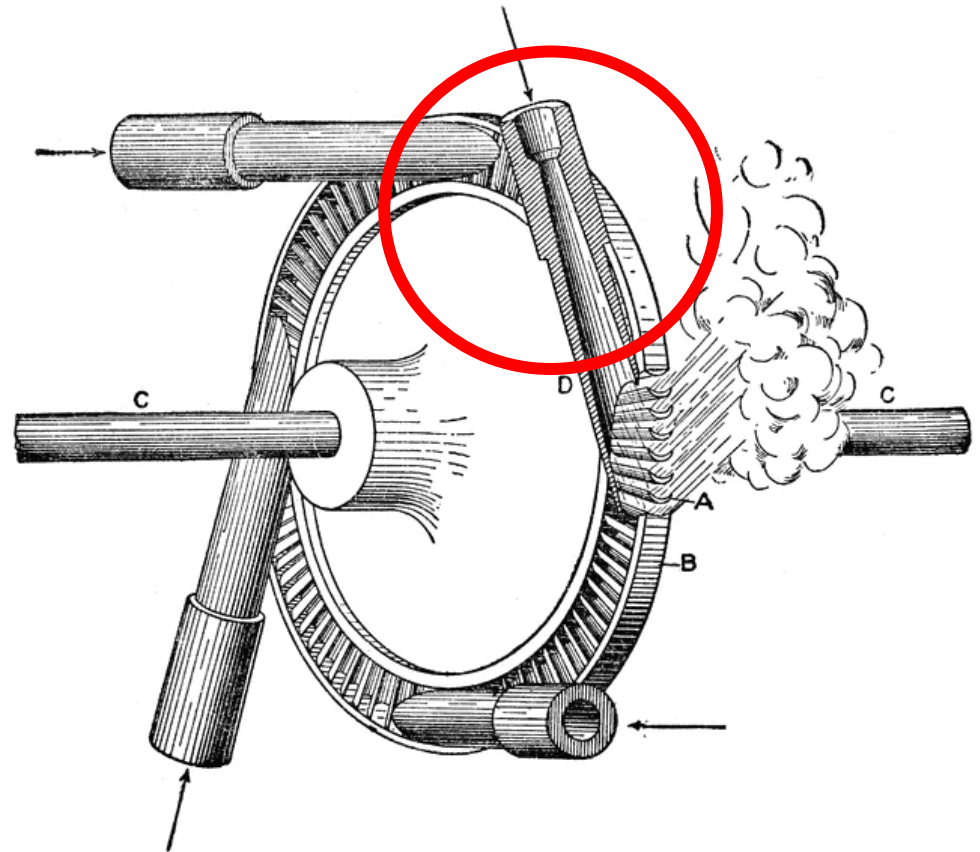


# Mécanique des Fluides Compressibles

## Ecoulement quasi-monodimensionnel isentropiques permanents

**Dr Flavio NOCA**

Semestre printemps 2024-2025

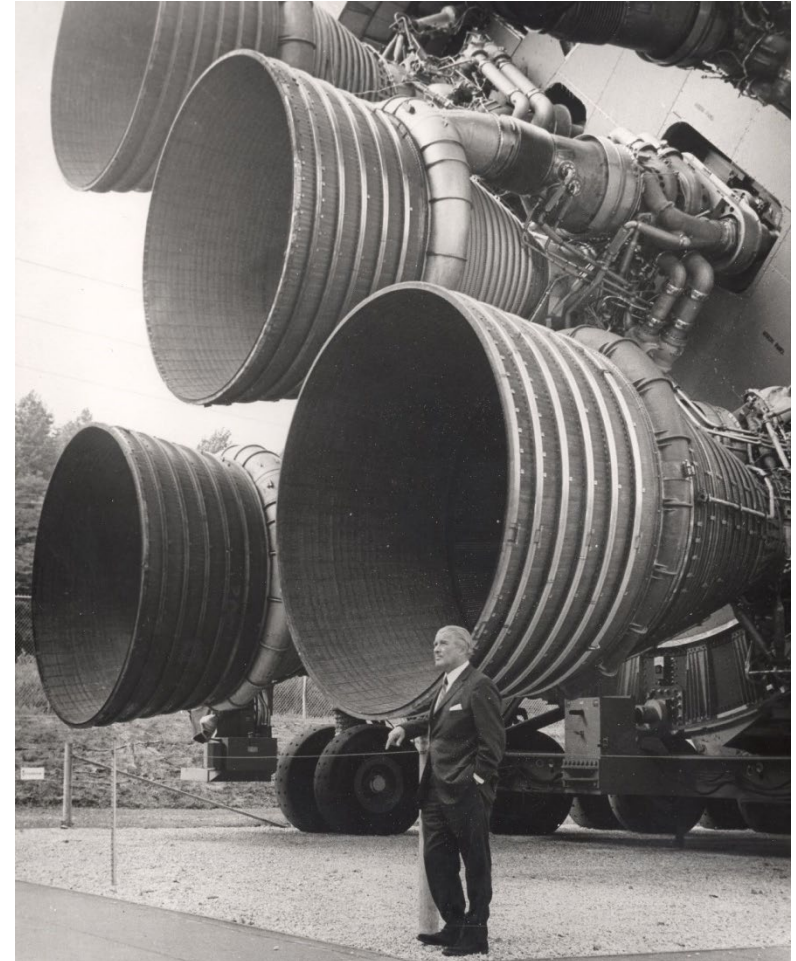


# Tuyère à section variable

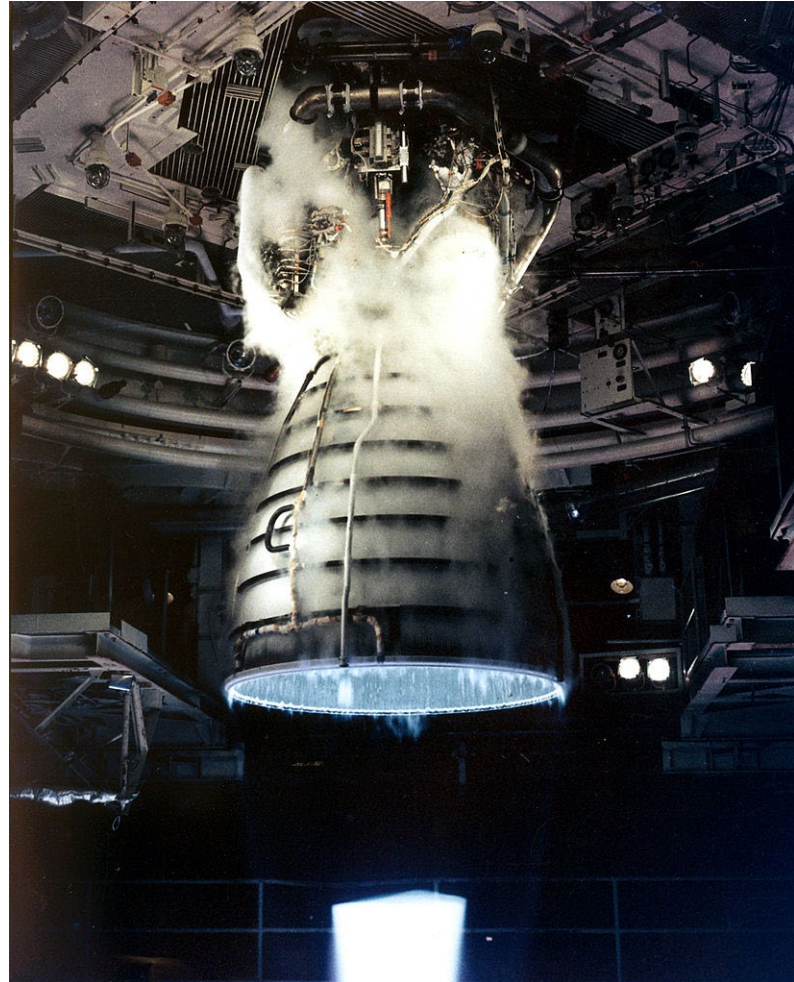




# Tuyère à section variable



# Tuyère à section variable

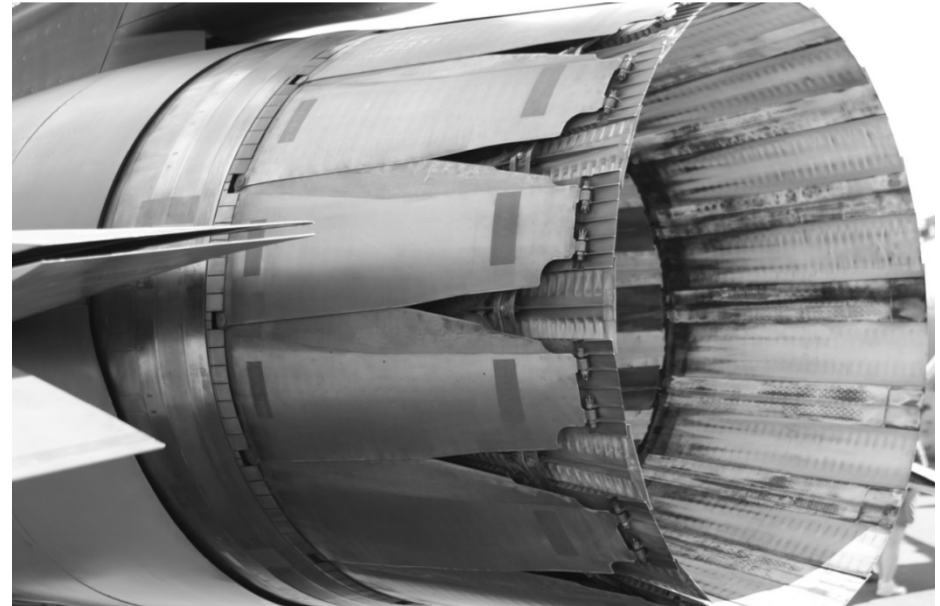




# Tuyère à géométrie variable



Dryden Flight Research Center EC91 646-10 Photographed 10/91  
F-16XL #2



GE F110  
(F-16, F-15)

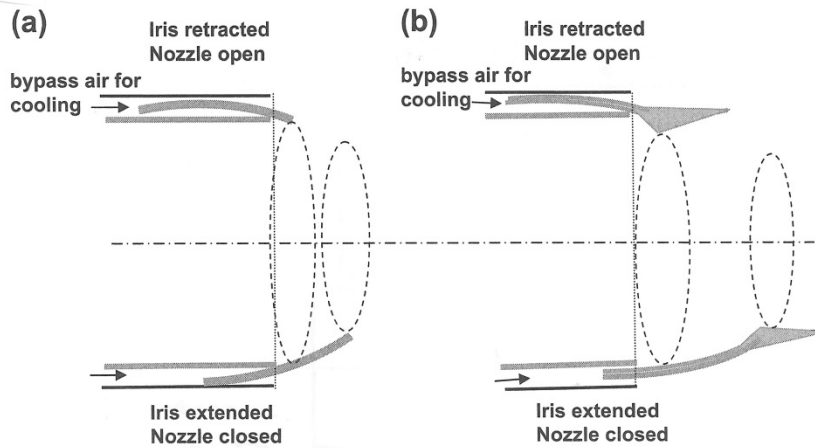


FIGURE 5.19

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.

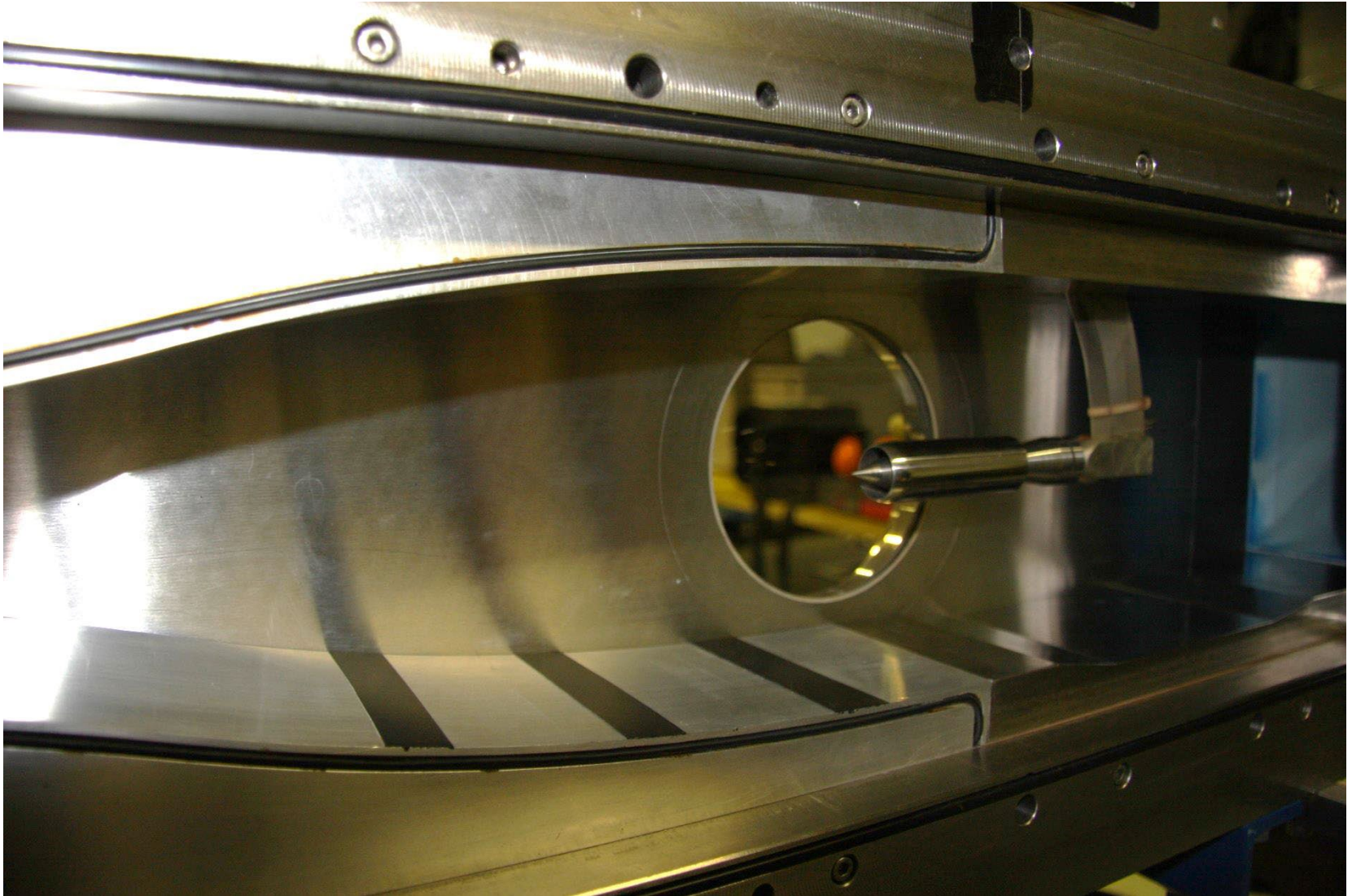


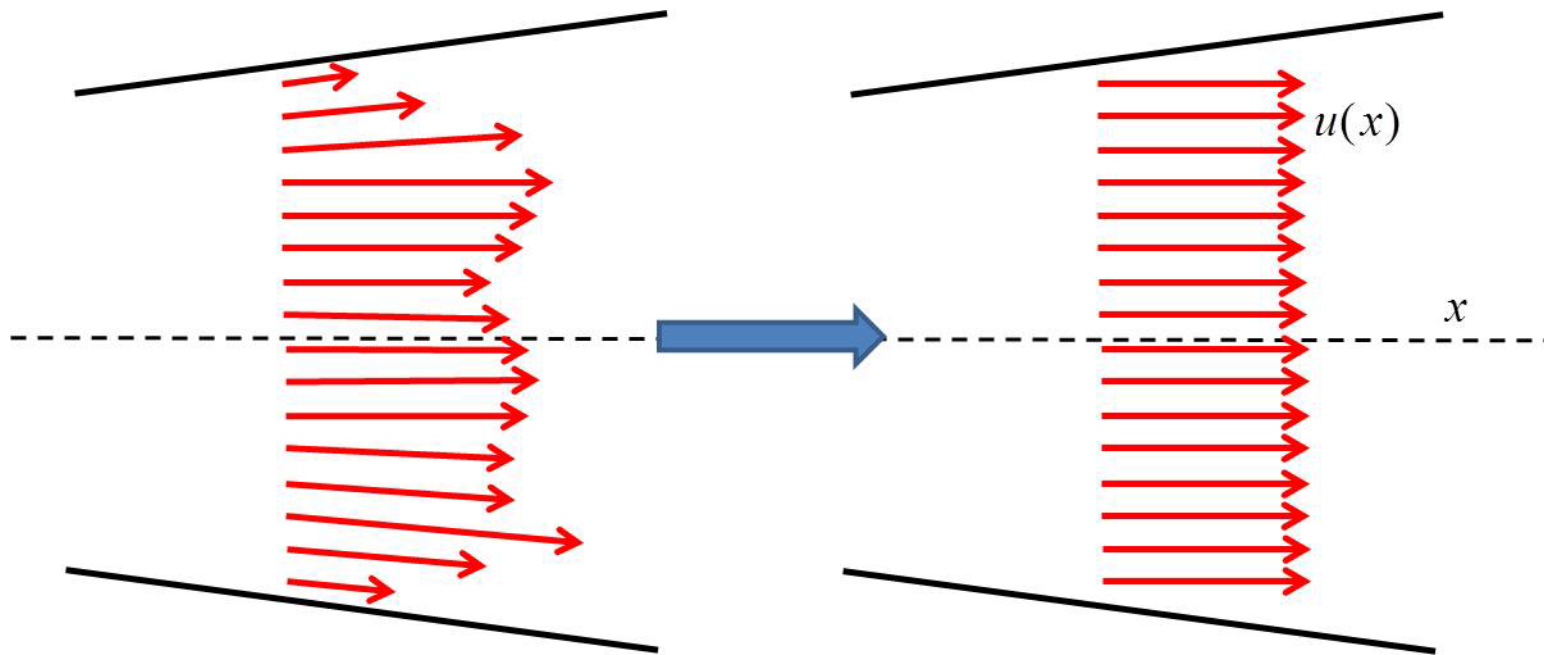
# Tuyère à section variable





# Tuyère à section variable





## ➤ Formulation intégrale

débit de  $\rho$  à travers  $S$

$$\underbrace{\frac{\partial}{\partial t} \int_V \rho dV}_{\text{variation temporelle de } \rho \text{ à l'intérieur de } V} + \underbrace{\int_S \rho \mathbf{u} \cdot \hat{\mathbf{n}} dS}_{\text{débit de } \rho \text{ à travers } S} = 0$$

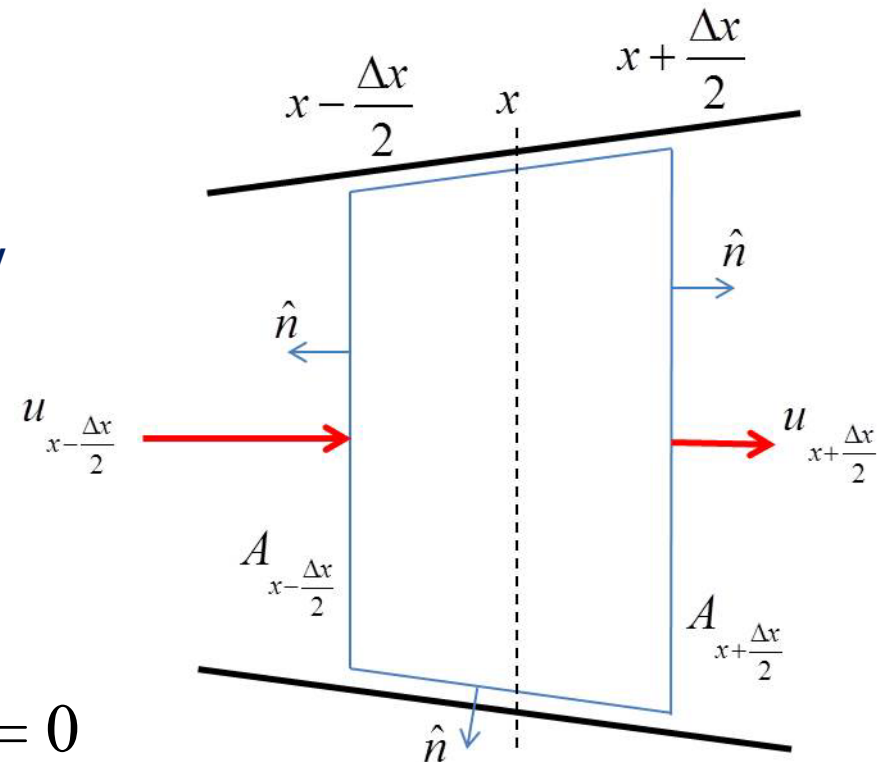
variation temporelle de  $\rho$  à l'intérieur de  $V$

## ➤ Hypothèses:

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

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

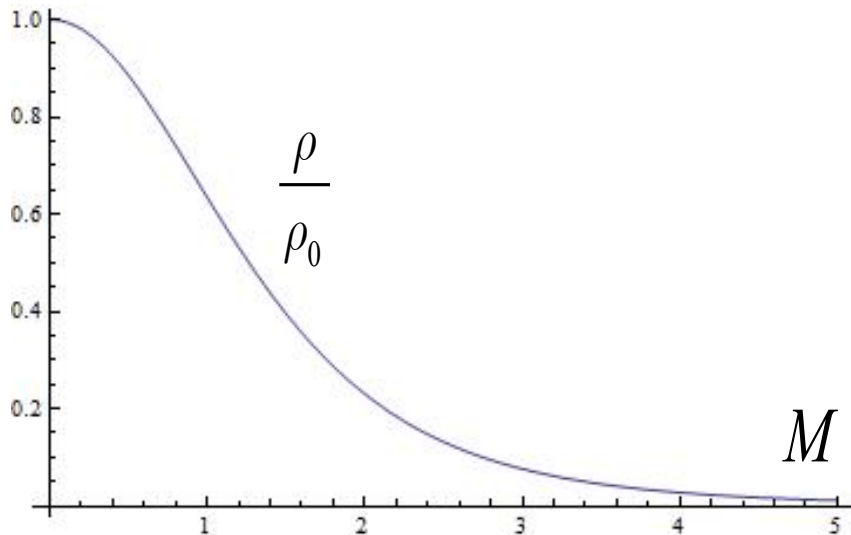
➤ Divise par  $\Delta x$  avec  $\Delta x \rightarrow 0$



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

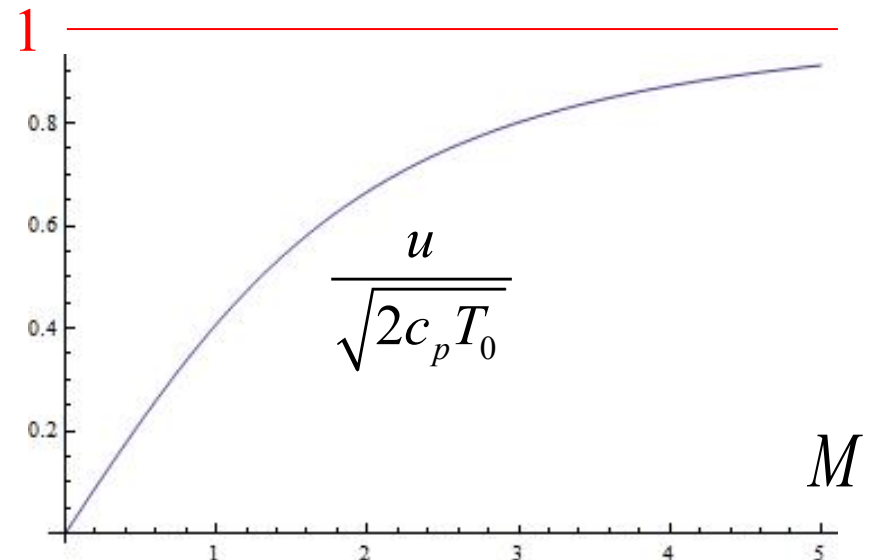


$$\frac{\rho}{\rho_0} = \frac{1}{\left(1 + \frac{\gamma-1}{2} M^2\right)^{\frac{1}{\gamma-1}}}$$

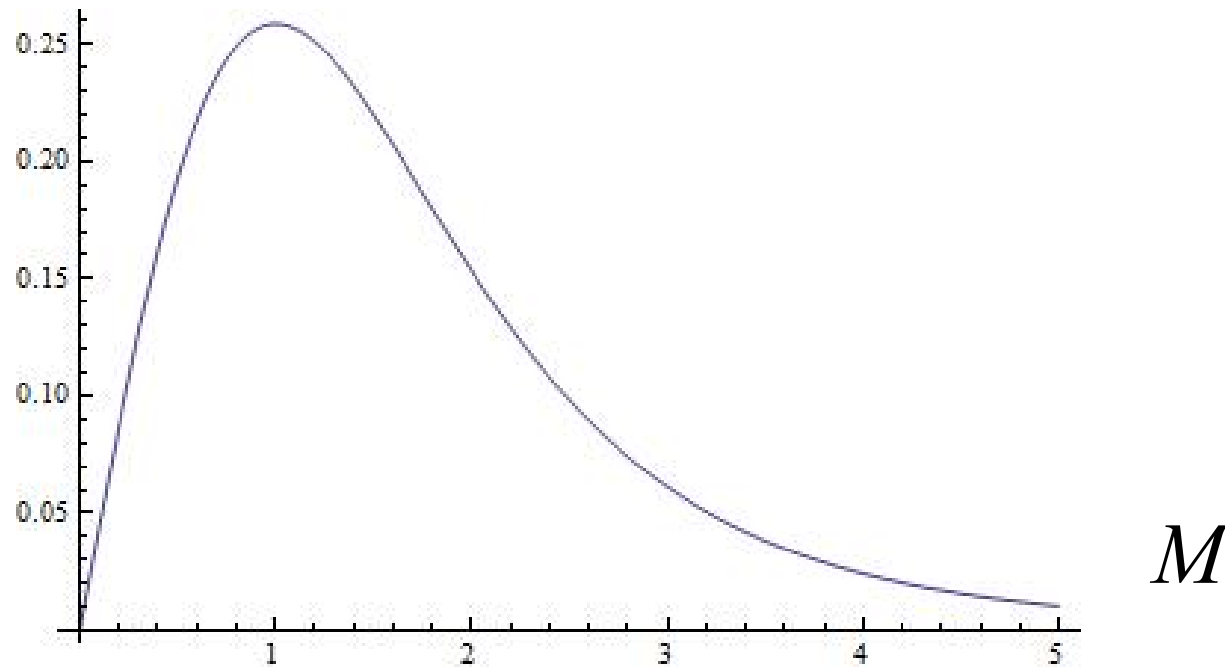


$$\frac{du}{u} = \frac{1}{1 + \frac{\gamma-1}{2} M^2} \frac{dM}{M}$$

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



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



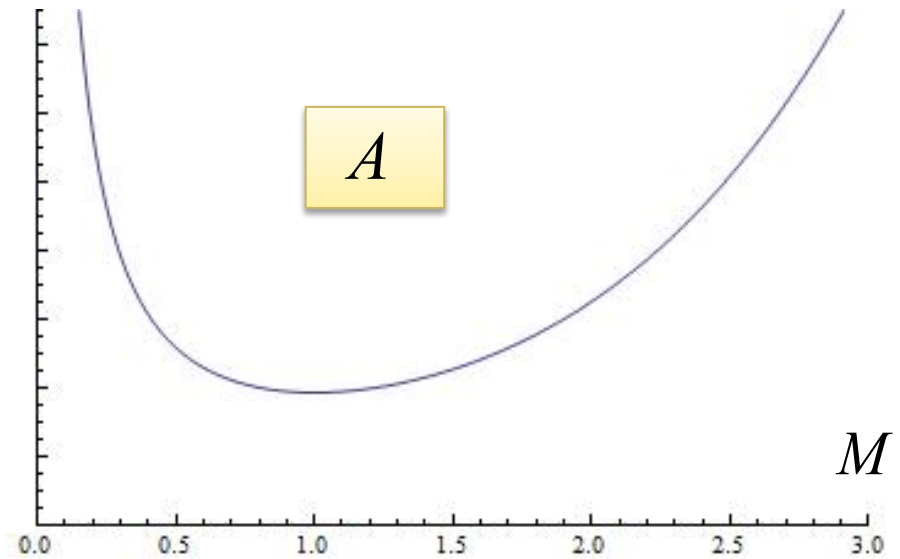
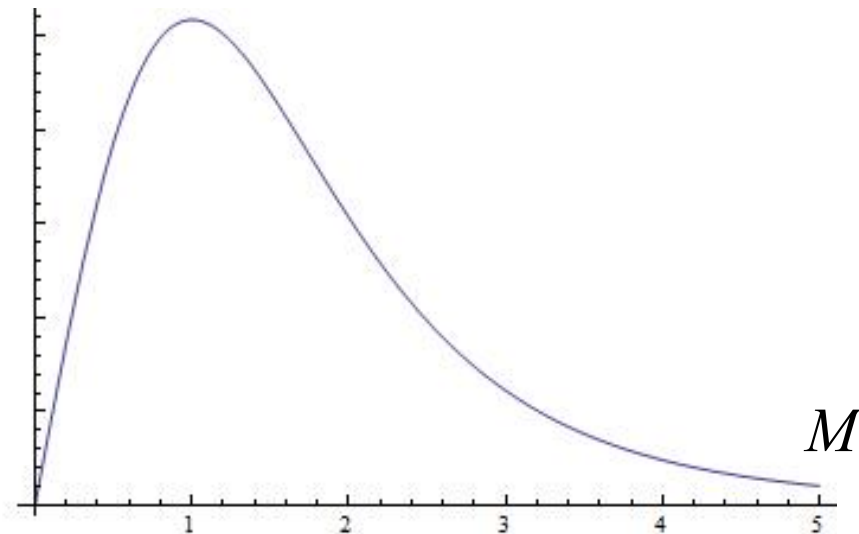
$M$

➤ 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

flux de  $\rho \mathbf{u}$  à travers  $S$

somme des forces surfaciques et volumiques

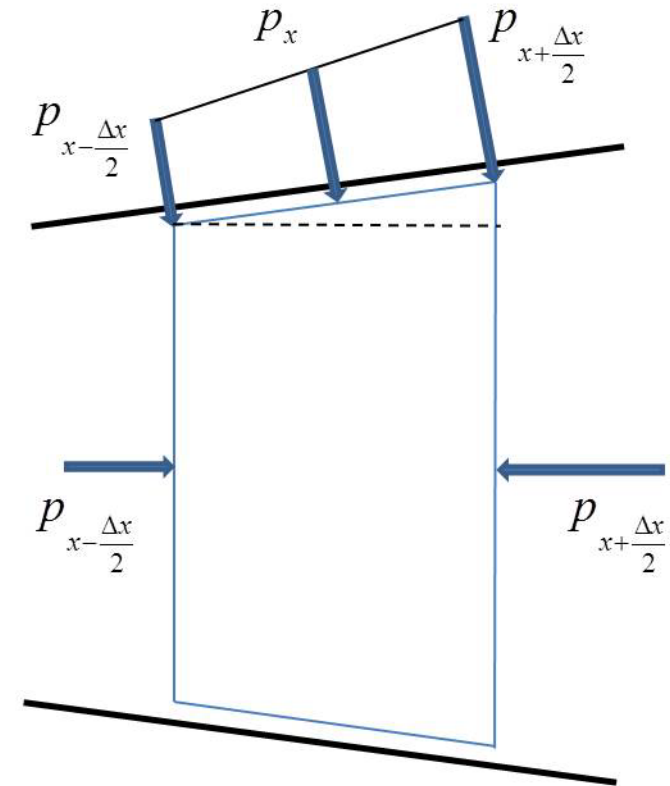
$$\underbrace{\frac{\partial}{\partial t} \int_V \rho \mathbf{u} dV}_{\text{variation temporelle de } \rho \mathbf{u} \text{ à l'intérieur de } V} + \underbrace{\int_S \rho \hat{\mathbf{n}} \cdot (\mathbf{u} \mathbf{u}) dS}_{\text{flux de } \rho \mathbf{u} \text{ à travers } S} = \underbrace{\int_S \hat{\mathbf{n}} \cdot \boldsymbol{\Sigma} dS + \int_V \rho \mathbf{f} dV}_{\text{somme des forces surfaciques et volumiques}}$$

variation temporelle de  $\rho \mathbf{u}$  à l'intérieur de  $V$

## ➤ Hypothèses:

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

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



➤ Formulation intégrale selon x  $\left[ \int_S \rho(\mathbf{u} \cdot \hat{\mathbf{n}}) \mathbf{u} dS = - \int_S p \hat{\mathbf{n}} dS \right]_x$

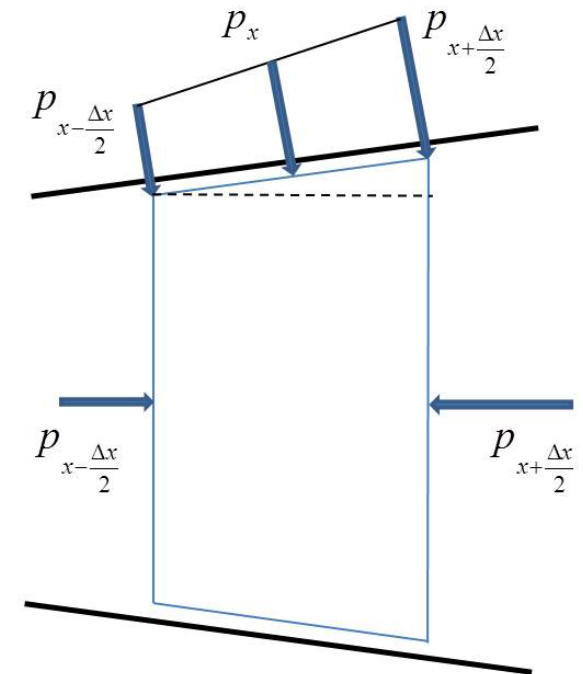
$$\left( \rho u^2 A \right)_{x+\frac{\Delta x}{2}} - \left( \rho u^2 A \right)_{x-\frac{\Delta x}{2}} = - (pA)_{x+\frac{\Delta x}{2}} + (pA)_{x-\frac{\Delta x}{2}} + p_x \left( A_{x+\frac{\Delta x}{2}} - A_{x-\frac{\Delta x}{2}} \right)$$

➤ Divise par  $\Delta x$  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**

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

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

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

**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:**

$$dh + u du = 0$$

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

$$dh = T ds + \frac{1}{\rho} dp$$



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

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

- L'écoulement est isentropique, on obtient ainsi

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

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

- En introduisant cette relation dans la conservation de la masse

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

$$\rho u du = -dp$$

$$\frac{dp}{d\rho} = \left( \frac{\partial p}{\partial \rho} \right)_s = a^2$$

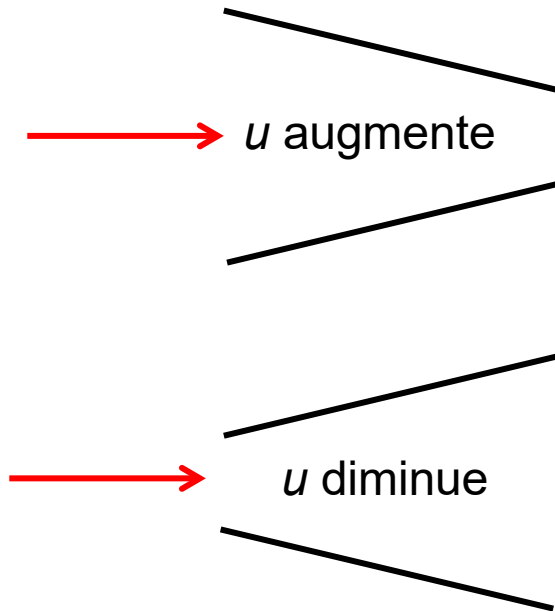
$$M = \frac{u}{a}$$

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

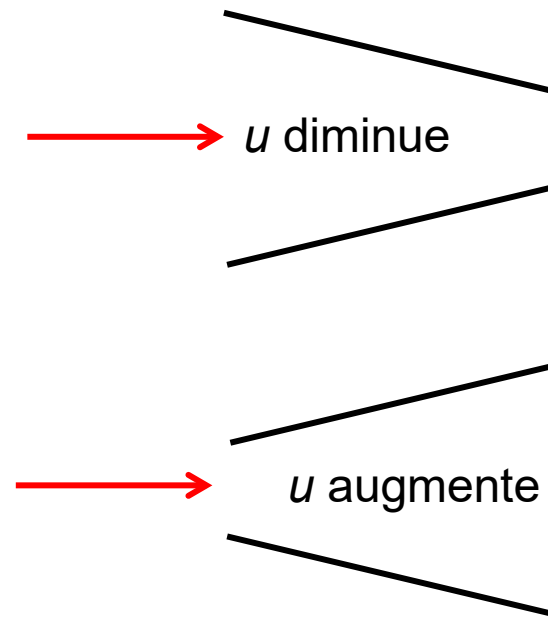
## Interprétation

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

$$M < 1$$



$$M > 1$$

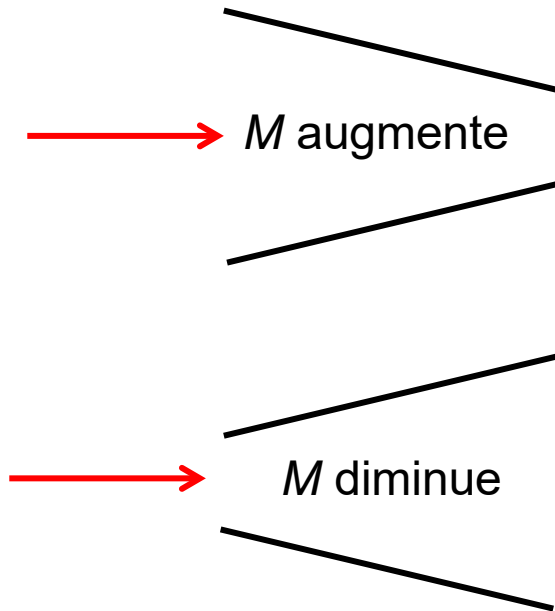


Chapitre précédent

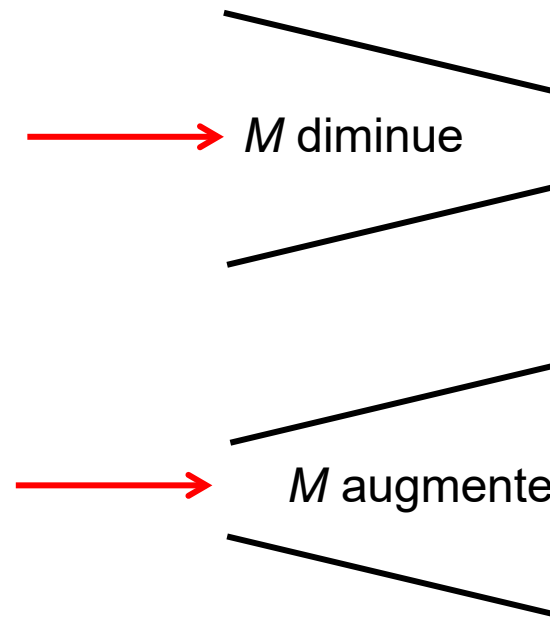
$$\frac{du}{u} = \frac{1}{1 + \frac{\gamma-1}{2} M^2} \frac{dM}{M}$$

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

$M < 1$



$M > 1$





➤ On peut obtenir les relations suivantes

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

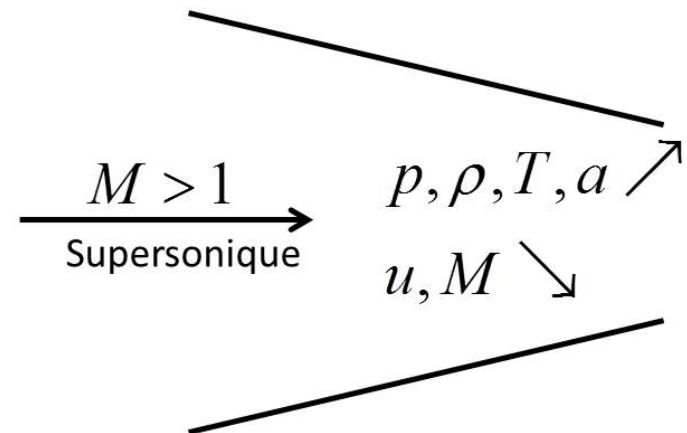
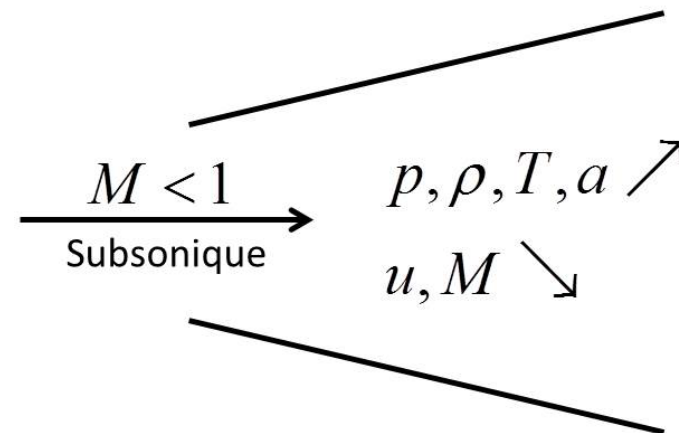
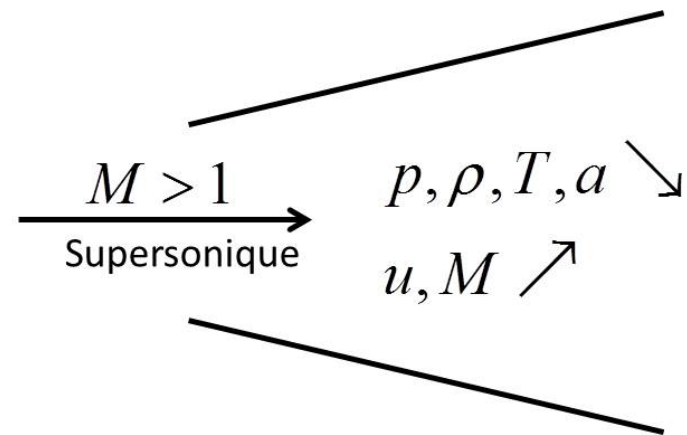
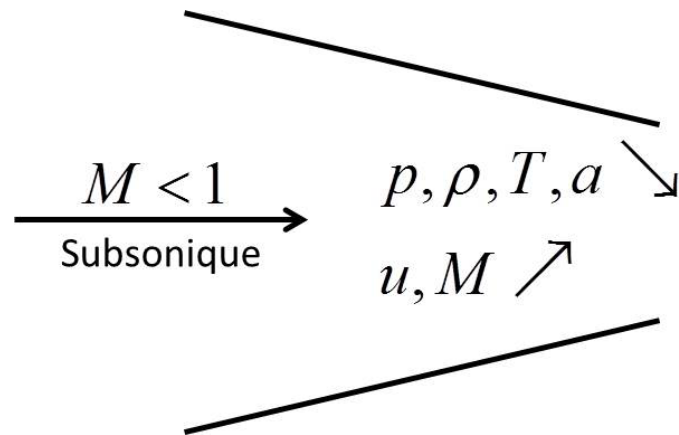
$$\frac{dA}{A} = \frac{M^2 - 1}{1 + \frac{\gamma - 1}{2} M^2} \frac{dM}{M}$$

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

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

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

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



- 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?**

➤ On considère la relation ci-contre sous la forme

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

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

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

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

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

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

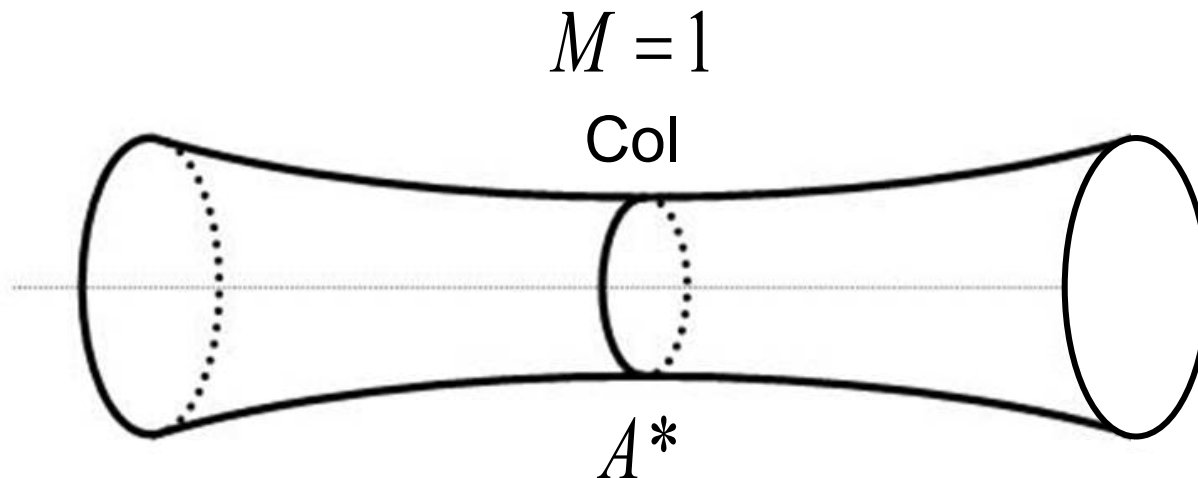


- On obtient donc

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

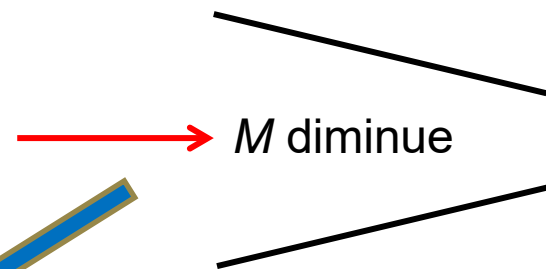
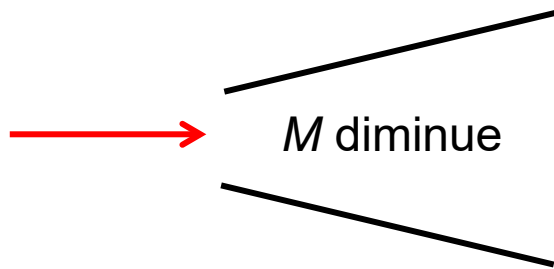
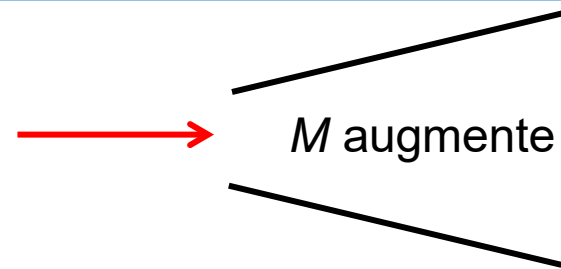
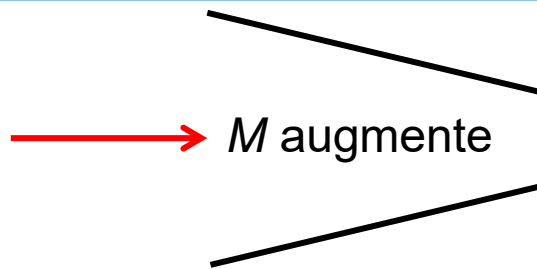
- Le membre de droite doit être positif, ce qui implique  $\frac{d^2 A}{dx^2} \geq 0$

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



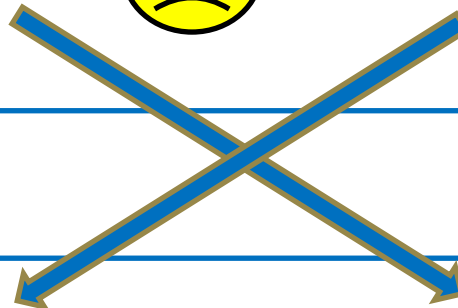
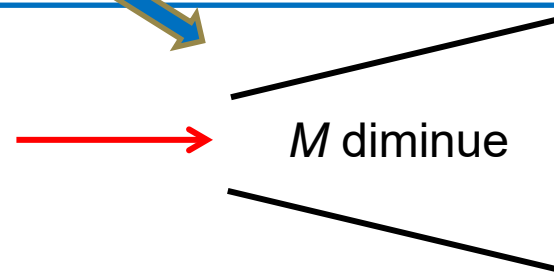
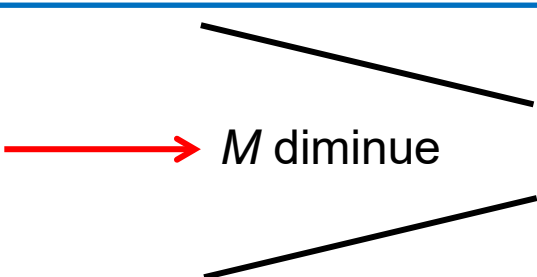
$M < 1$

$M > 1$



$M > 1$

$M < 1$



➤ Au col,  $M=1$  (conditions soniques)

➤ Reste de la tuyère,  $M \neq 1$

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

$$\rho, u, A$$

➤ Conservation de la masse

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

$$u = u_* = a_*$$

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

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

➤ Ce qui peut s'écrire:

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

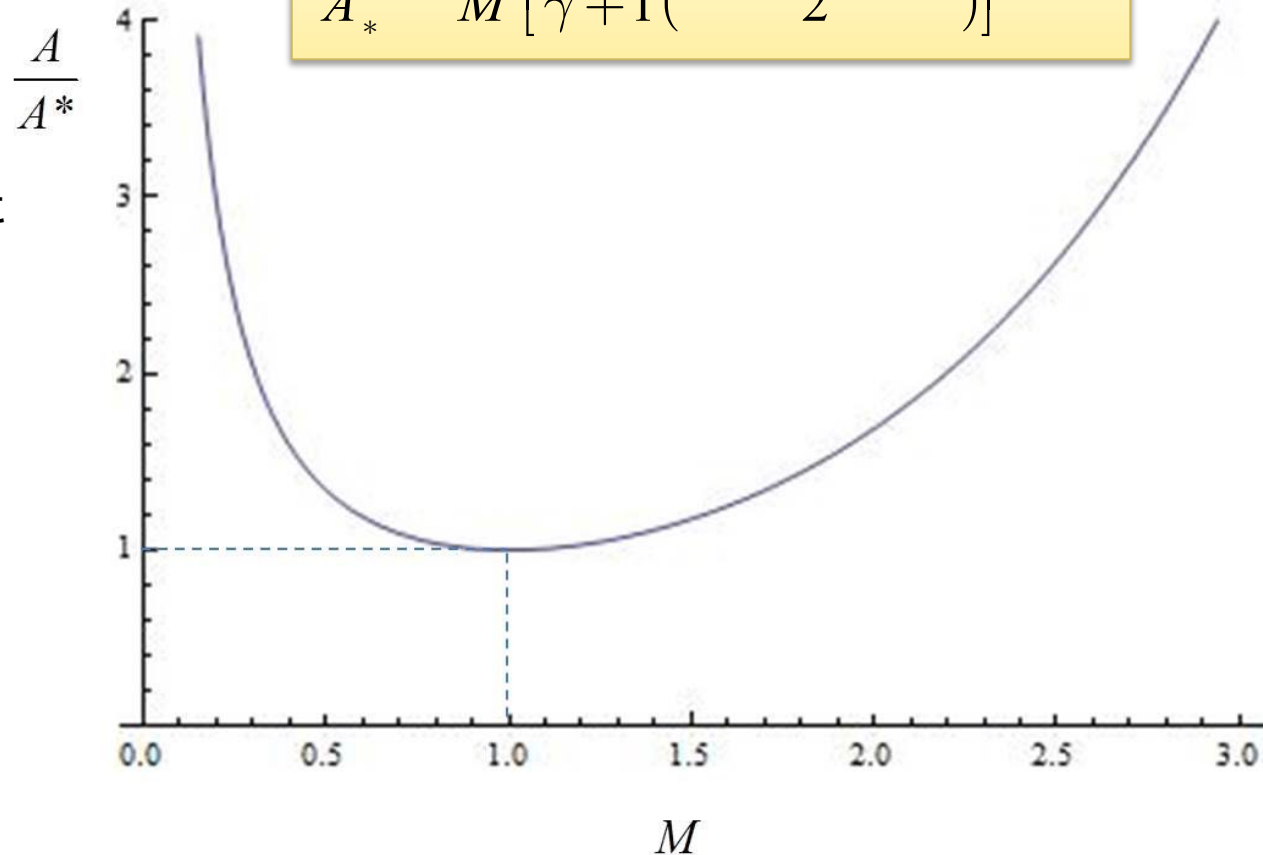
➤ On remplace avec les relations isentropiques

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

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

➤ 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



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

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

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

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

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

$\gamma$	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
$\rho_*/\rho_0$	0.6495	0.6339	0.6267

## Débit-masse

- 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

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

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

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

$$p = \rho r T$$

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

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

- 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

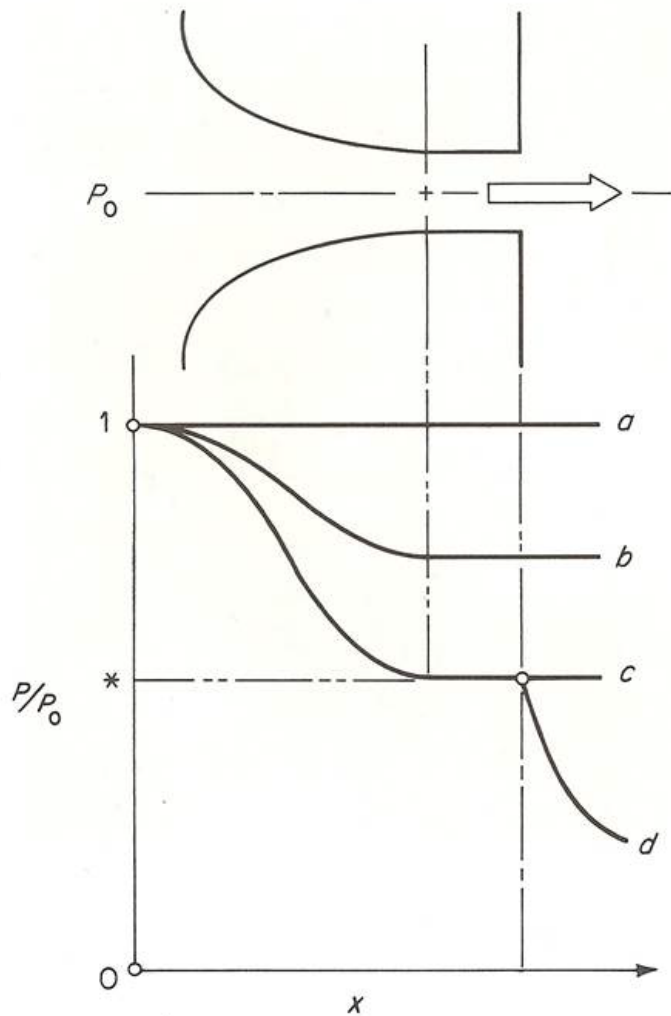
$$\frac{a_0 \dot{m}}{p_0 A} = \gamma M \left( 1 + \frac{\gamma-1}{2} M^2 \right)^{-\frac{\gamma+1}{2(\gamma-1)}}$$

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

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

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

**EPFL**





# Tuyère CONVERGENTE - DIVERGENTE

