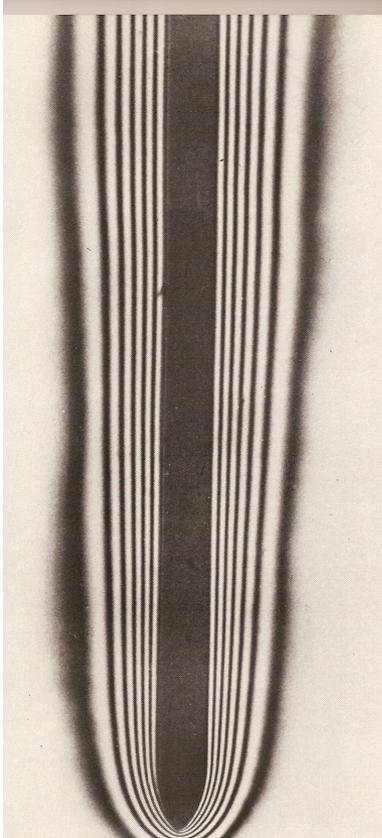


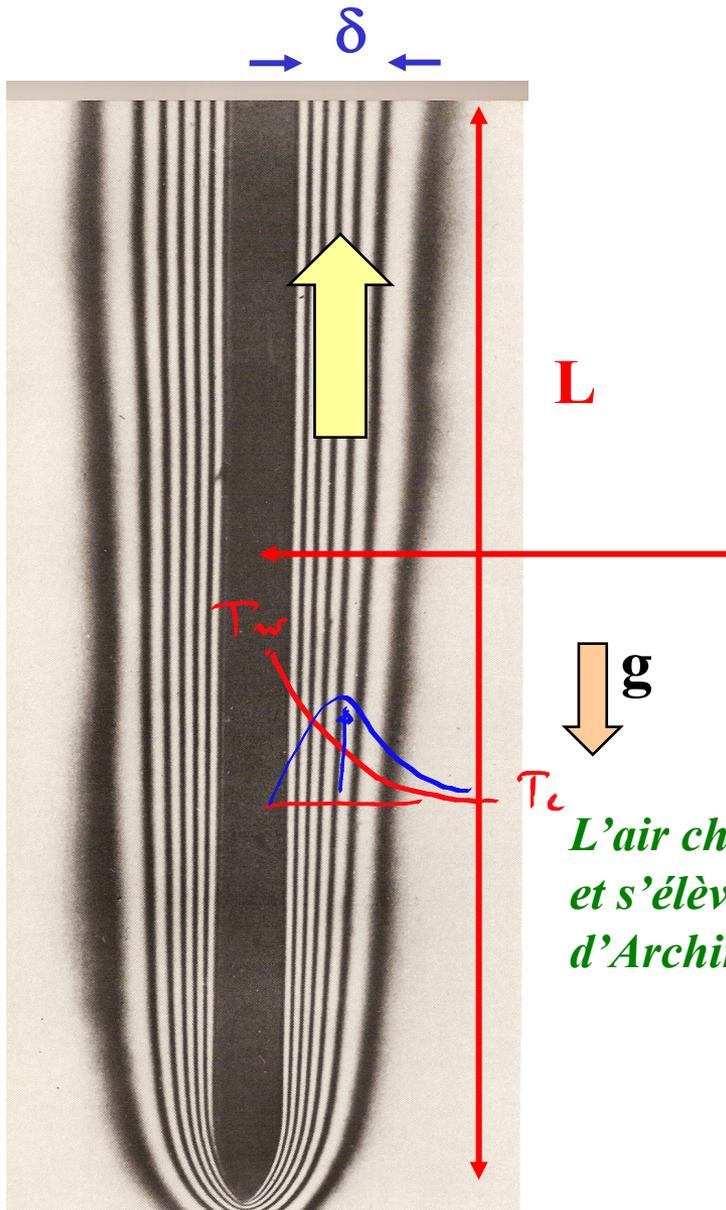
# Écoulements avec deux échelles spatiales (suite)



*Convection naturelle  
le long d'une plaque  
verticale : écoulement  
laminaire permanent*



*Lubrification et convoyage  
hydraulique : butée Michell*



# Convection naturelle le long d'une plaque suspendue dans l'air

*L'air chaud près de la plaque devient plus léger et s'élève naturellement sous l'effet de la force d'Archimède (flottabilité)(buoyancy)*

*La photo a été dilatée d'un facteur six dans le long de l'axe horizontal !  
(Gebhart, University of Pennsylvania)*

# Le fluide se dilate (un peu) sous l'effet de la chaleur...

*Coefficient de  
dilatation  
thermique*

$$\beta \triangleq -\frac{1}{\rho} \frac{\partial \rho}{\partial T}$$

$$\rho(p, T) = \rho_0 \left( 1 - \underbrace{\beta(T - T_0)}_{\ll 1} + \dots \right)$$

*Où faut-il vraiment tenir compte de  
cette petite variation de densité ?*



# Equations de Boussinesq

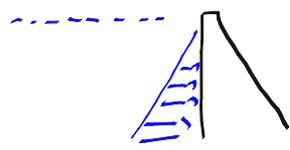
$$\underbrace{\rho_0 (1 - \beta(T - T_0))}_{\ll 1} \left[ u \frac{\partial v}{\partial x} + v \frac{\partial v}{\partial y} \right] = \underbrace{-\frac{\partial p}{\partial y}}_{\rho_0 g} + \mu \left[ \frac{\partial^2 v}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 v}{\partial y^2} \right] - \underbrace{\rho_0 (1 - \beta(T - T_0))}_{\ll 1} g$$

SUPPOSONS  
QUE LA PRESSION  
EST HYDROSTATIQUE

$$\frac{\partial p}{\partial y} = -\rho g$$

$$p(x, y) = -\rho_0 g y + p_0$$

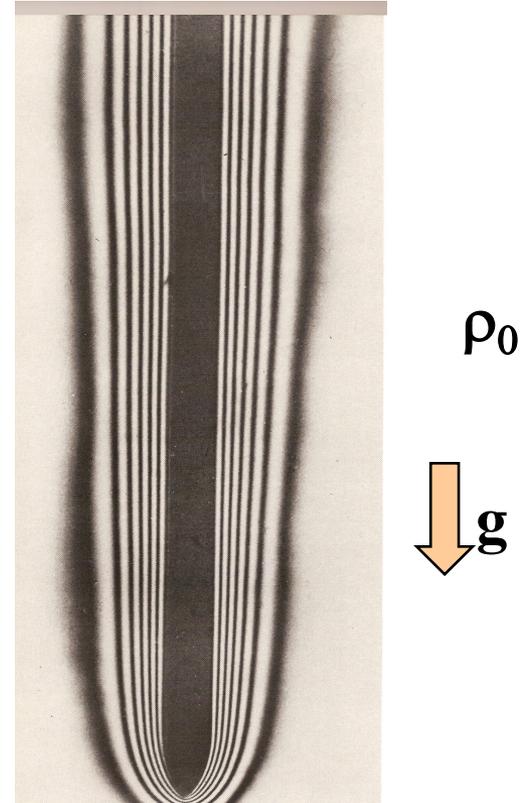
$$\rho_0 \left[ u \frac{\partial v}{\partial x} + v \frac{\partial v}{\partial y} \right] = -\frac{\partial p}{\partial y} + \mu \left[ \frac{\partial^2 v}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 v}{\partial y^2} \right] - \rho_0 (1 - \beta(T - T_0)) g$$



MAIS EN FAIT  
IL FAUDRA PAS  
VRAIMENT  
LE SUPPOSER

# La pression est globalement hydrostatique\*

$$p(x, y) \simeq p_0(y) = -\rho_0 g y$$



*\* En toute rigueur, il s'agit d'un résultat qu'on pourrait déduire mathématiquement des équations, mais pour se faciliter la vie, nous allons supposer qu'il s'agit simplement d'une approximation simplificatrice !*

$$\rho_0 \underbrace{(1 - \beta(T - T_0))}_{\ll 1} \left( u \frac{\partial v}{\partial x} + v \frac{\partial v}{\partial y} \right) = \underbrace{-\frac{\partial p}{\partial y}}_{\rho_0 g} + \mu \left( \frac{\partial^2 v}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 v}{\partial y^2} \right) - \rho_0 (1 - \beta(T - T_0)) g$$

$$\rho_0 \left( u \frac{\partial v}{\partial x} + v \frac{\partial v}{\partial y} \right) = \mu \left( \frac{\partial^2 v}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 v}{\partial y^2} \right) + \rho_0 \beta (T - T_0) g$$

# Approximation de Boussinesq

*On néglige les variations de masse volumique dans tous les termes sauf dans la poussée d'Archimède...*

*\* Au passage, on observe que cette hypothèse n'a vraiment du sens que dans le cas où la pression est hydrostatique ... En d'autres mots, on introduit soit l'approximation hydrostatique, soit l'approximation de Boussinesq, mais on doit introduire en tous cas une approximation :-)*

$$\frac{\partial u}{\partial x} + \frac{\partial v}{\partial y} = 0$$

$$u \frac{\partial u}{\partial x} + v \frac{\partial u}{\partial y} = \nu \left( \frac{\partial^2 u}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} \right)$$

$$u \frac{\partial v}{\partial x} + v \frac{\partial v}{\partial y} = \nu \left( \frac{\partial^2 v}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 v}{\partial y^2} \right) + \beta(T - T_0)g$$

$$u \frac{\partial T}{\partial x} + v \frac{\partial T}{\partial y} = \alpha \left( \frac{\partial^2 T}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 T}{\partial y^2} \right)$$

*La présence de température dans le terme d'Archimède couple ici le problème de l'écoulement et le problème thermique !*

**Equations de Navier-Stokes avec l'hypothèse de Boussinesq**

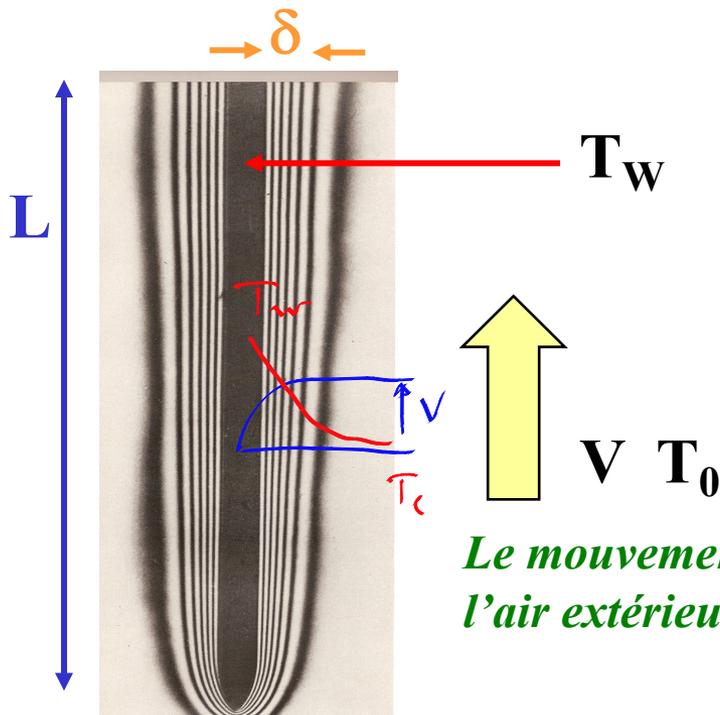
# Valentin-Joseph Boussinesq



*né à Saint-André-de-Sangonis (Hérault) le 13 mars 1842,  
mort le 19 février 1929 à Paris*

*"Il faut savoir que dans la plupart des mouvements provoqués par la chaleur sur nos fluides pesants, les volumes ou les densités se conservent à très peu près, quoique la variation correspondante du poids de l'unité de volume soit justement la cause des phénomènes qu'il s'agit d'analyser. De là résulte la possibilité de négliger les variations de la densité, là où elles ne sont pas multipliées par la gravité  $g$ , tout en conservant, dans les calculs, leur produit par celle-ci"*

Mais, tout d'abord, un peu de convection forcée

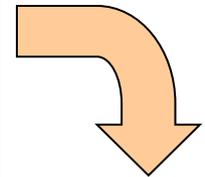


*Le mouvement vertical de l'air extérieur est forcé*

Problème de l'écoulement

$$\nabla \cdot \mathbf{v} = 0,$$

$$\rho \frac{D\mathbf{v}}{Dt} = -\nabla p + \mu \nabla^2 \mathbf{v} + \rho \mathbf{g},$$

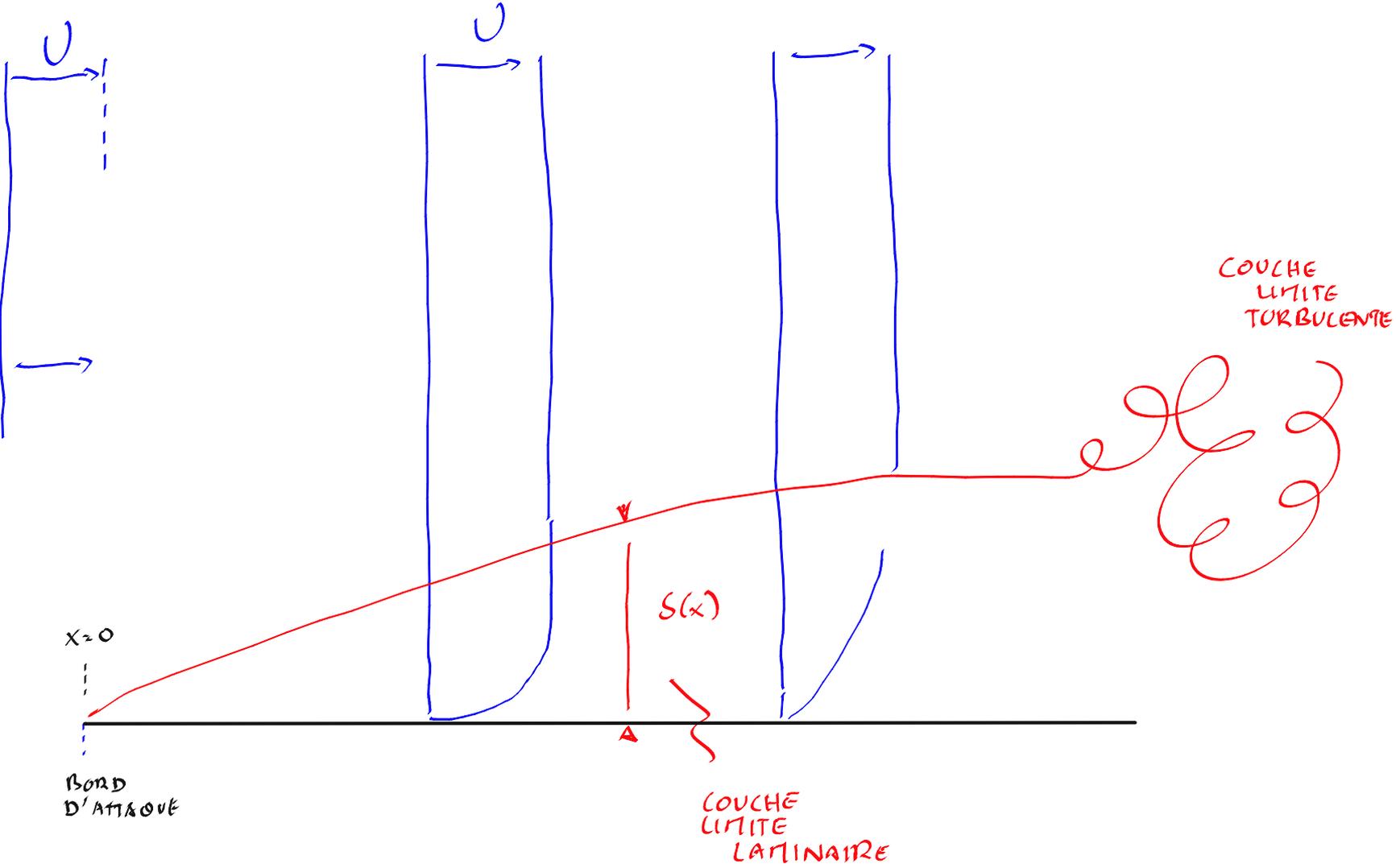


$$\rho c \frac{DT}{Dt} = 2\mu \mathbf{d} : \mathbf{d} + r + \nabla \cdot (k \nabla T).$$

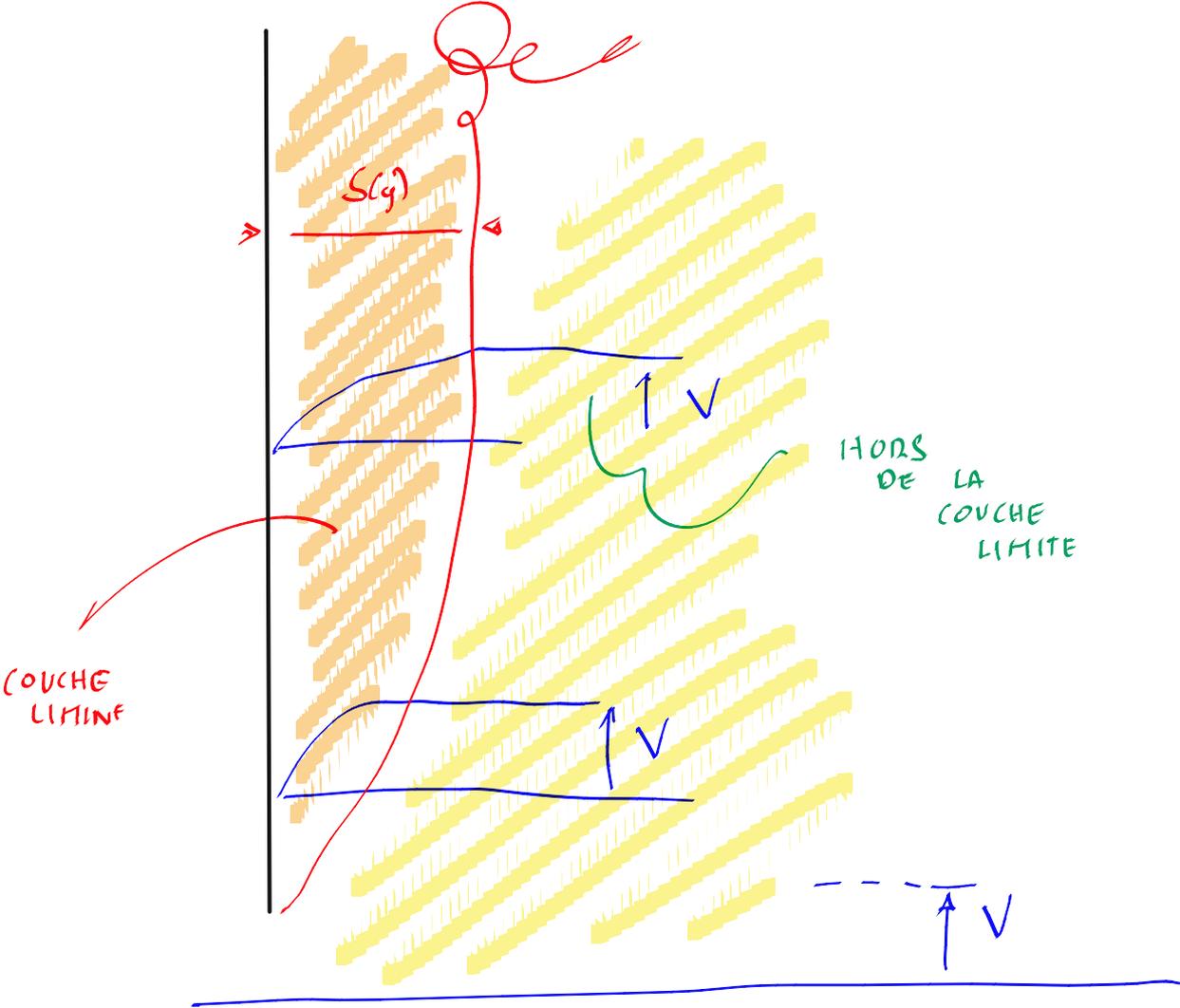
Problème thermique

*Plus facile car, il est ici possible de découpler le problème de l'écoulement et le problème thermique !*

# Dans une direction...



# Et dans l'autre direction...



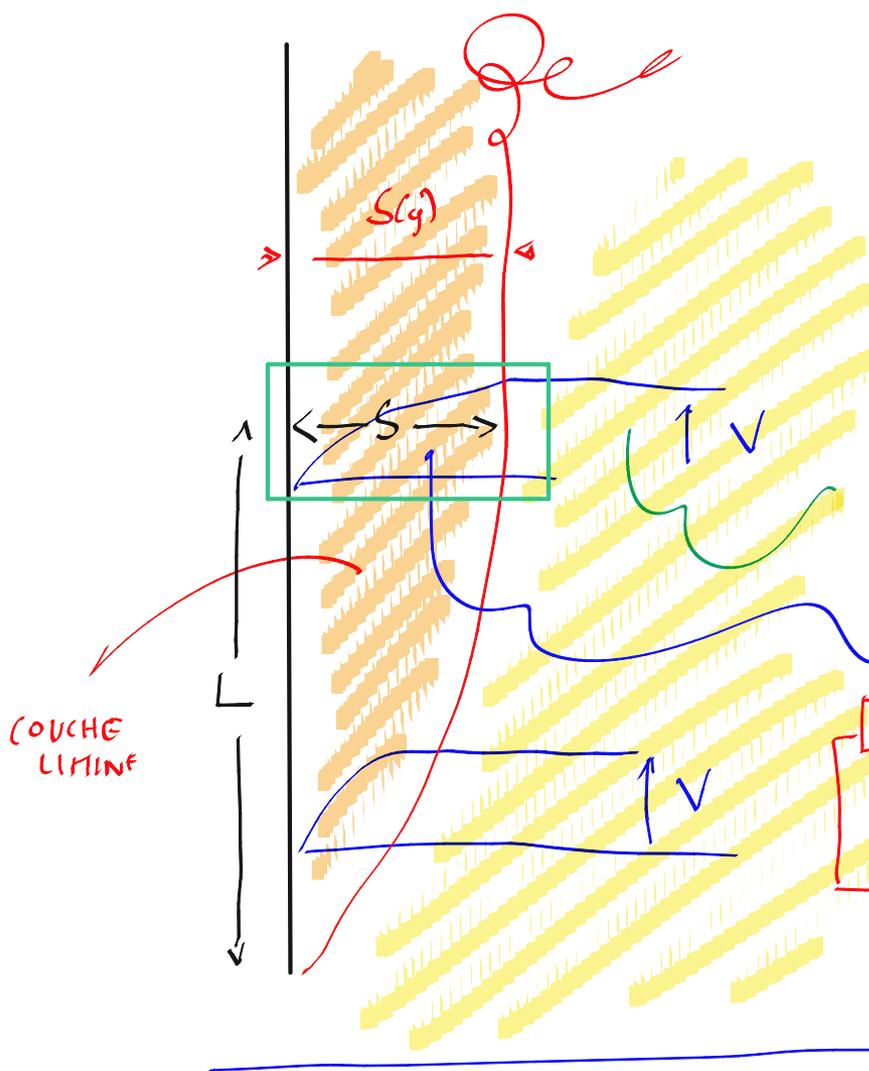
Et dans l'autre direction...  $S(y) \triangleq$

EFFETS VISQUEUX  $\approx$  EFFETS D'INERTIE

$$\frac{\mu V}{S^2} \approx \rho \frac{V^2}{Y}$$

$$\frac{\mu}{\rho V Y} = \frac{S^2}{Y^2}$$

$$\frac{S}{Y} = \frac{1}{\sqrt{Re}} \rightarrow S = \sqrt{\frac{\mu Y}{\rho V}}$$

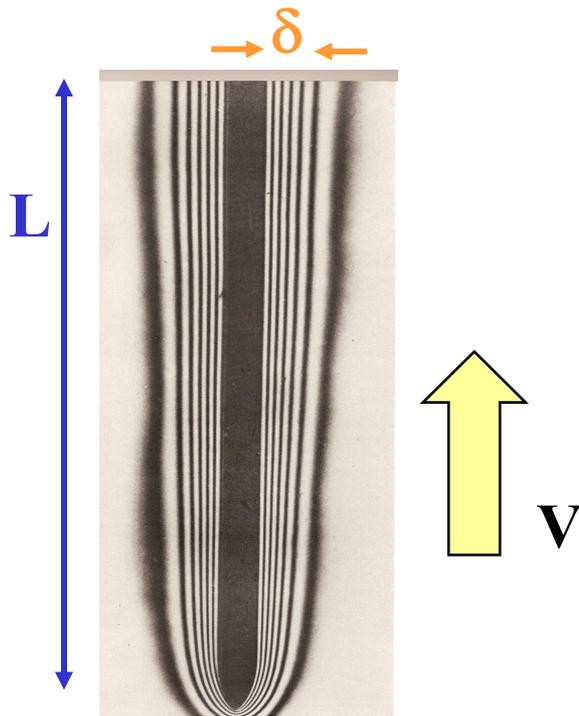


PRANDTL  $\frac{\partial v}{\partial x} + \frac{\partial v}{\partial y} = 0$

EULER  $\rho v_e \frac{dv_e}{dy} = -\frac{dp_e}{dy} - g$

$S \ll L$

# -i- problème de l'écoulement



$$\frac{\partial u}{\partial x} + \frac{\partial v}{\partial y} = 0$$
$$\rho u \frac{\partial u}{\partial x} + \rho v \frac{\partial u}{\partial y} = -\frac{\partial p}{\partial x} + \mu \frac{\partial^2 u}{\partial x^2} + \mu \frac{\partial^2 u}{\partial y^2}$$
$$\rho u \frac{\partial v}{\partial x} + \rho v \frac{\partial v}{\partial y} = -\frac{\partial p}{\partial y} + \mu \frac{\partial^2 v}{\partial x^2} + \mu \frac{\partial^2 v}{\partial y^2}$$

Près de la plaque, les effets visqueux sont dominants...

C'est la zone dite de couche limite de vitesse

Loin de la plaque, les effets visqueux sont supposés négligeables.

On définit l'épaisseur de la couche limite comme le lieu géométrique où les effets d'inertie et les effets visqueux sont du même ordre de grandeur.

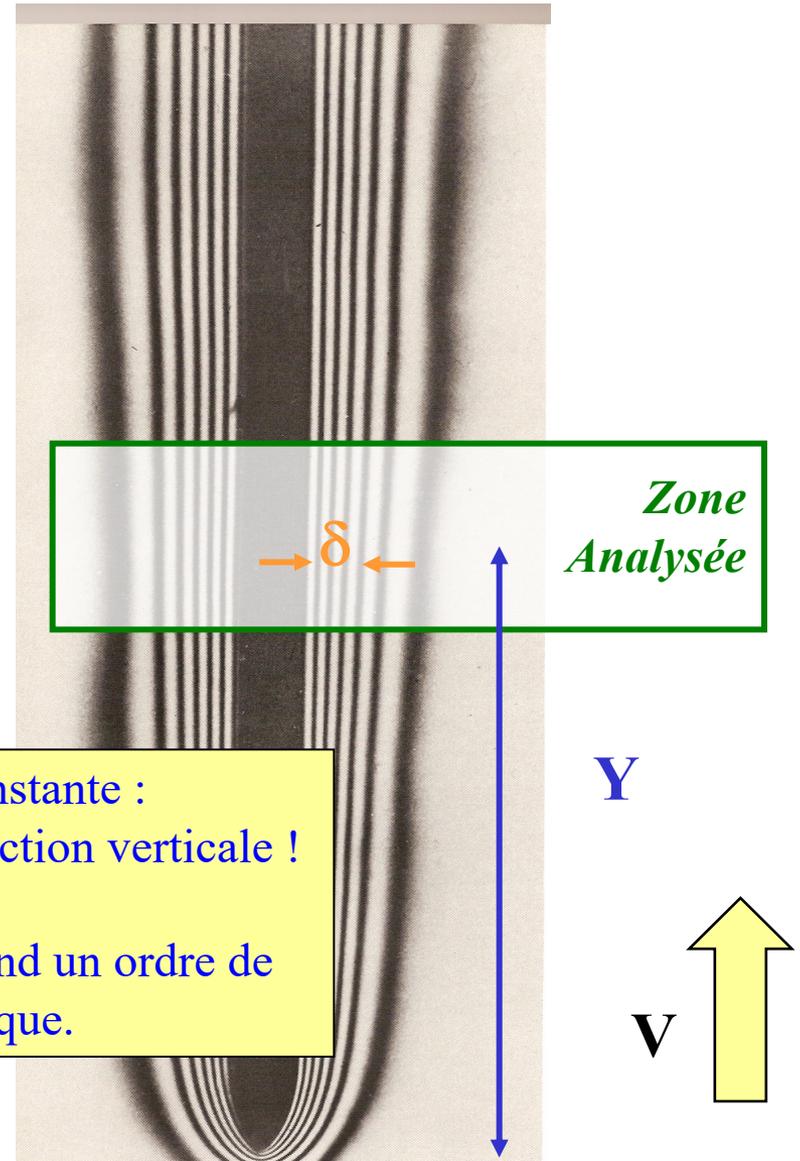
# Théorie de la couche limite

$$\delta \ll Y$$

Hypothèse géométrique de base  
Pas satisfaite au bord d'attaque !!

L'épaisseur de la couche limite n'est pas une constante :  
elle augmente de manière monotone dans la direction verticale !

Mais, on se place dans une zone locale et on prend un ordre de  
grandeur constant pour notre analyse mathématique.



# Couches limites laminaires

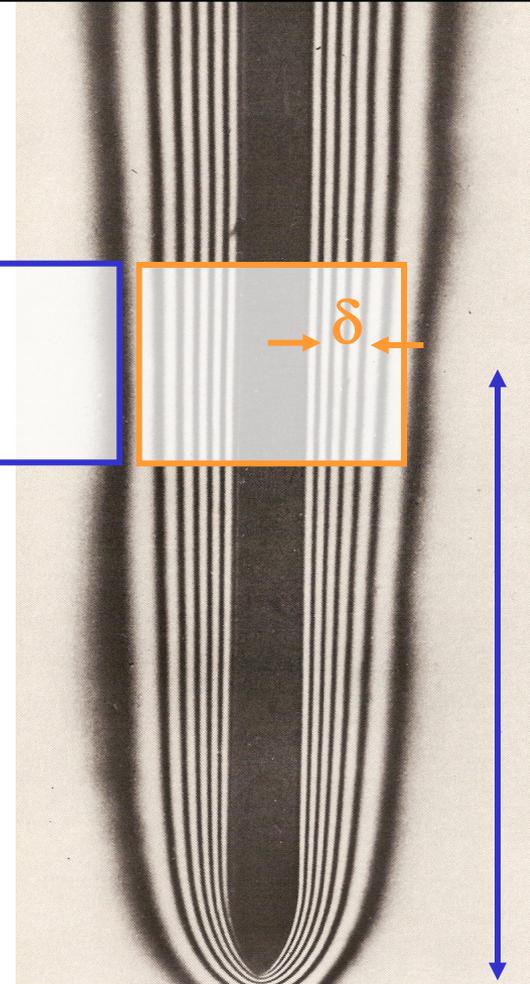
$$\delta \ll Y$$

L'épaisseur de la couche limite est le lieu géométrique où les effets d'inertie et les effets visqueux sont du même ordre de grandeur.

*Effets visqueux négligeables*

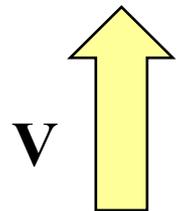
*écoulement incompressible et irrotationnel*

*modèle dit du fluide parfait*

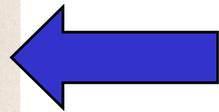
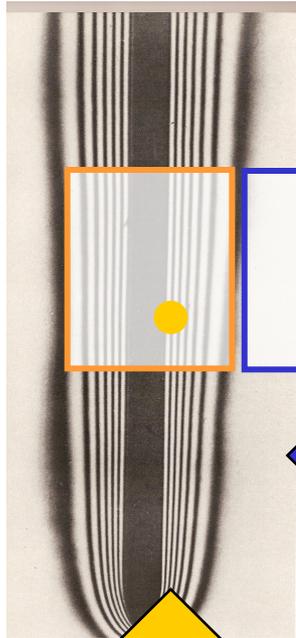


*Effets visqueux non négligeables*

$Y$



# Deux mondes distincts ...



Euler

$$-\frac{dp_e}{dy} = \rho v_e \frac{dv_e}{dy}$$

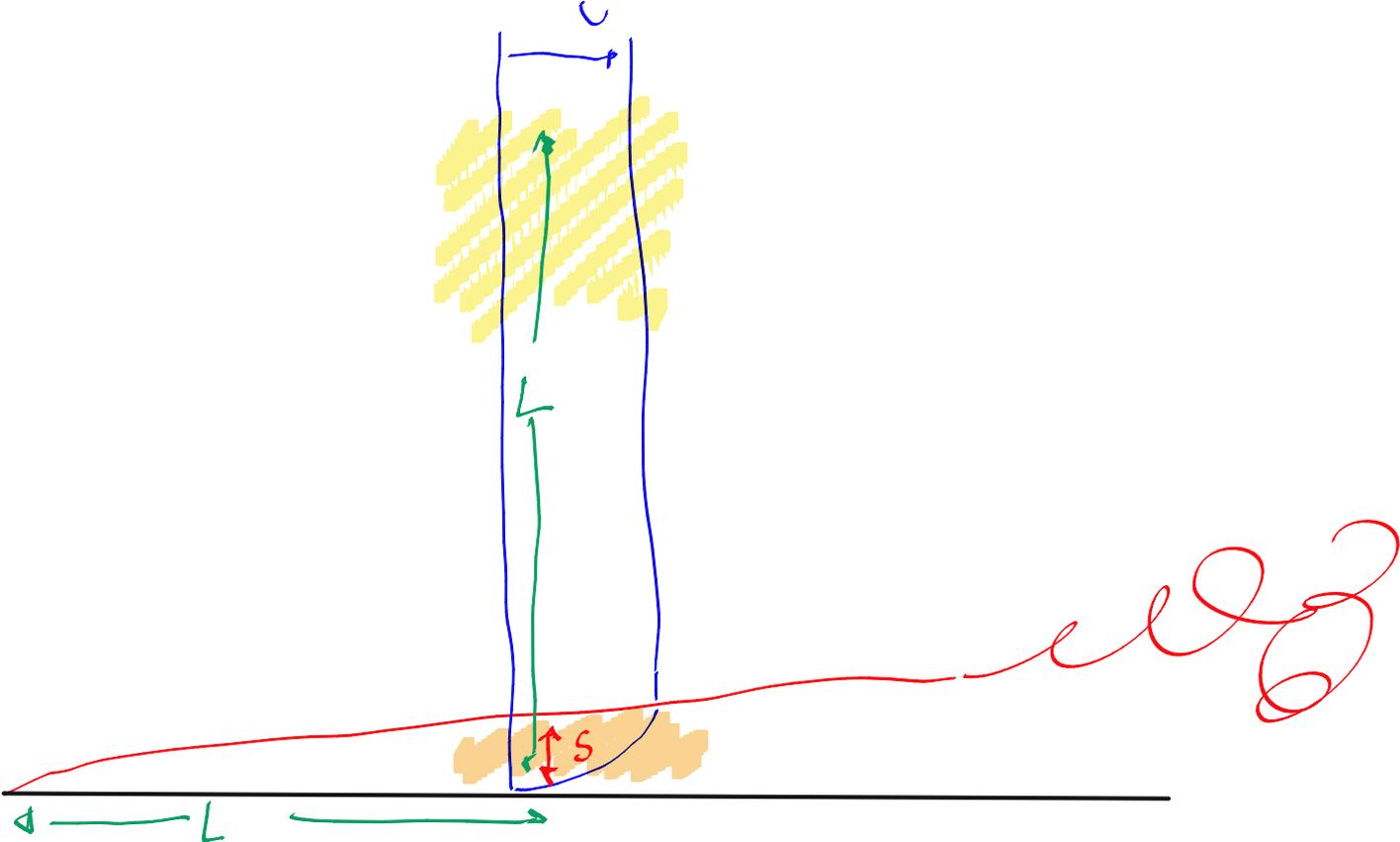
*Ecoulement  
incompressible  
bidimensionnel  
stationnaire  
irrotationnel*

Prandtl

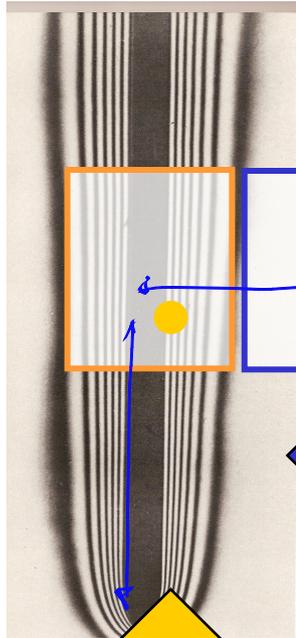
$$\left\{ \begin{array}{l} \frac{\partial u}{\partial x} + \frac{\partial v}{\partial y} = 0 \\ \rho u \frac{\partial v}{\partial x} + \rho v \frac{\partial v}{\partial y} = -\frac{\partial p}{\partial y} + \mu \frac{\partial^2 v}{\partial x^2} \\ 0 = \frac{\partial p}{\partial x} \end{array} \right.$$

*Ecoulement  
incompressible  
bidimensionnel  
stationnaire*

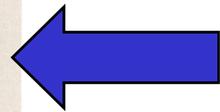
# Deux mondes distincts...



# Deux échelles distinctes ...



$$x'_{Euler} = \frac{x}{Y}$$



Euler

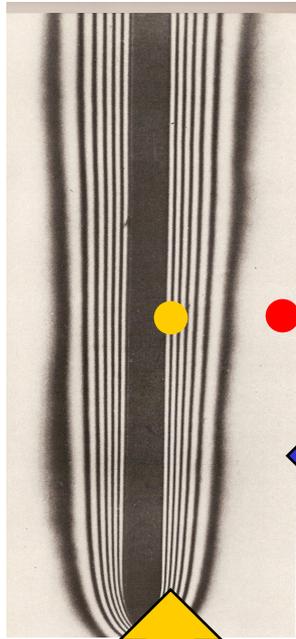
$$\frac{dp_e}{dy} = \rho v_e \frac{dv_e}{dy}$$

Prandtl

$$\left\{ \begin{array}{l} \frac{\partial u}{\partial x} + \frac{\partial v}{\partial y} = 0 \\ \rho u \frac{\partial v}{\partial x} + \rho v \frac{\partial v}{\partial y} = -\frac{\partial p}{\partial y} + \mu \frac{\partial^2 v}{\partial x^2} \\ 0 = \frac{\partial p}{\partial x} \end{array} \right.$$

$$x'_{Prandtl} = \frac{x}{\delta}$$





$$\frac{\delta}{\zeta} = \frac{\zeta}{Y} = \frac{1}{Re^{1/4}}$$



$$x'_{Euler} = \frac{x}{Y}$$

← Euler  $\frac{dp_e}{dy} = \rho v_e \frac{dv_e}{dy}$

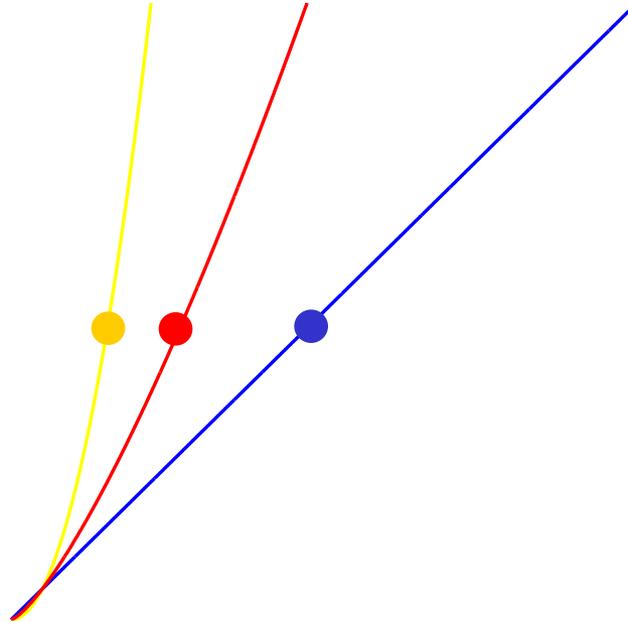
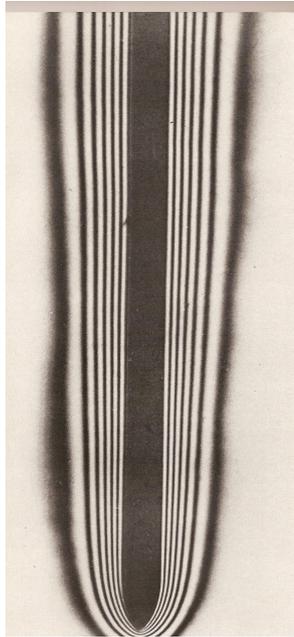
Prandtl

$$\left\{ \begin{array}{l} \frac{\partial u}{\partial x} + \frac{\partial v}{\partial y} = 0 \\ \rho u \frac{\partial v}{\partial x} + \rho v \frac{\partial v}{\partial y} = -\frac{\partial p}{\partial y} + \mu \frac{\partial^2 v}{\partial x^2} \\ 0 = \frac{\partial p}{\partial x} \end{array} \right.$$

$$x'_{Prandtl} = \frac{x}{\delta}$$



Deux mondes distincts à raccorder !



$$\frac{\delta}{Y} = \underbrace{\left(\frac{YV}{\nu}\right)^{-1/2}}_{Re^{-1/2}}$$

↓

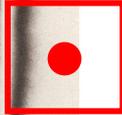
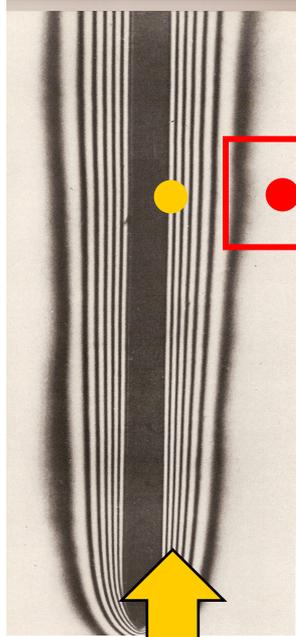
$$\frac{\delta}{\nu/V} = \left(\frac{Y}{\nu/V}\right)^{1/2}$$

$$\frac{\zeta}{\nu/V} = \left(\frac{Y}{\nu/V}\right)^{3/4}$$

↑

$$\frac{\zeta}{Y} = \underbrace{\left(\frac{YV}{\nu}\right)^{-1/4}}_{Re^{-1/4}}$$

Grandeurs  
caractéristiques  
le long de la plaque...



Euler



On effectue le raccord en  $\zeta$

$$\begin{aligned} \lim_{x/\delta \rightarrow \infty} v\left(\frac{x}{\delta}, y\right) &= \lim_{x/Y \rightarrow 0} v_e\left(\frac{x}{Y}, y\right) = v_e(0, y) \\ \lim_{x/\delta \rightarrow \infty} p\left(\frac{x}{\delta}, y\right) &= \lim_{x/Y \rightarrow 0} p_e\left(\frac{x}{Y}, y\right) = p_e(0, y) \end{aligned}$$

Prandtl

$$\left\{ \begin{array}{l} \frac{\partial u}{\partial x} + \frac{\partial v}{\partial y} = 0 \\ \rho u \frac{\partial v}{\partial x} + \rho v \frac{\partial v}{\partial y} = -\frac{\partial p}{\partial y} + \mu \frac{\partial^2 v}{\partial x^2} \\ 0 = \frac{\partial p}{\partial x} \end{array} \right.$$



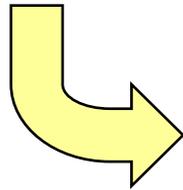
$$\delta \ll Y$$

$$\begin{aligned}\frac{\partial u}{\partial x} + \frac{\partial v}{\partial y} &= 0 \\ \rho u \frac{\partial u}{\partial x} + \rho v \frac{\partial u}{\partial y} &= -\frac{\partial p}{\partial x} + \mu \frac{\partial^2 u}{\partial x^2} + \mu \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} \\ \rho u \frac{\partial v}{\partial x} + \rho v \frac{\partial v}{\partial y} &= -\frac{\partial p}{\partial y} + \mu \frac{\partial^2 v}{\partial x^2} + \mu \frac{\partial^2 v}{\partial y^2}\end{aligned}$$

**Longueur verticale caractéristique :  $Y$**

**Longueur horizontale caractéristique :  $\delta$**

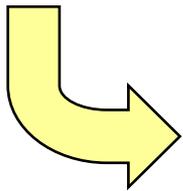
**Vitesse verticale caractéristique :  $V$**



**Comment choisir une  
vitesse horizontale  
caractéristique ?**

$$\boxed{\mathcal{O}(U/\delta) \frac{\partial u}{\partial x}} + \boxed{\frac{\partial v}{\partial y} \mathcal{O}(V/Y)} = 0$$

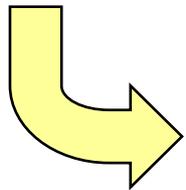
Il ne faut pas définir de vitesse caractéristique horizontale !



$$U = \frac{V\delta}{Y} \ll V$$

$$\begin{array}{c}
 \mathcal{O}(\rho V^2/Y) \quad \mathcal{O}(\rho V^2/Y) \\
 \boxed{\rho u \frac{\partial v}{\partial x}} + \boxed{\rho v \frac{\partial v}{\partial y}} = -\frac{\partial p}{\partial y} + \boxed{\mu \frac{\partial^2 v}{\partial x^2}} + \boxed{\cancel{\mu \frac{\partial^2 v}{\partial y^2}}} \\
 \mathcal{O}(\rho UV/\delta) \qquad \qquad \qquad \mathcal{O}(\mu V/\delta^2) \gg \mathcal{O}(\mu V/Y^2)
 \end{array}$$

*Lieu où l'ordre des effets visqueux et les effets d'inertie sont identiques*



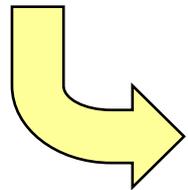
$$\frac{\boxed{\text{Forces d'inertie}}}{\boxed{\text{Forces visqueuses}}} = \frac{\rho V^2/Y}{\mu V/\delta^2} = \frac{\rho V Y}{\underbrace{\mu}_{Re_Y}} \frac{\delta^2}{Y^2} = 1$$

Que vaut  $\delta$  ?

$$\frac{\delta}{Y} = \sqrt{\frac{1}{Re_Y}}$$

$$\begin{aligned}
 & \mathcal{O}(\rho V^2 \delta / Y^2) \quad \mathcal{O}(\rho V^2 \delta / Y^2) \\
 & \boxed{\rho u \frac{\partial u}{\partial x}} + \boxed{\rho v \frac{\partial u}{\partial y}} = -\frac{\partial p}{\partial x} + \boxed{\mu \frac{\partial^2 u}{\partial x^2}} + \boxed{\cancel{\mu \frac{\partial^2 u}{\partial y^2}}} \\
 & \qquad \qquad \qquad \mathcal{O}(\mu V / Y \delta) \gg \mathcal{O}(\mu V \delta / Y^3)
 \end{aligned}$$

*On obtient la même définition :-)*

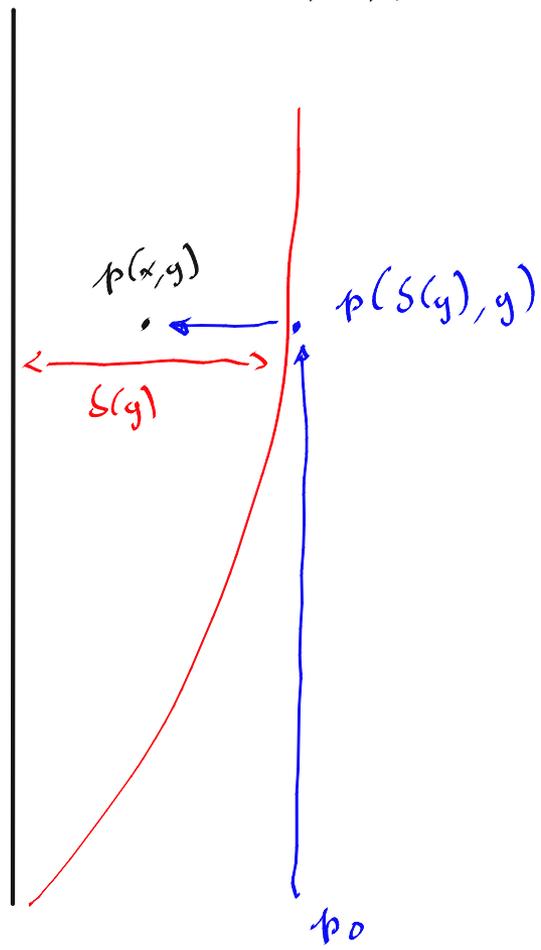


$$\frac{\boxed{\text{Forces d'inertie}}}{\boxed{\text{Forces visqueuses}}} = \frac{\rho V^2 / Y}{\mu V / \delta^2} = \frac{\rho V Y}{\underbrace{\mu}_{Re_Y}} \frac{\delta^2}{Y^2} = 1$$

Et l'autre équation ?

$$\frac{\delta}{Y} = \sqrt{\frac{1}{Re_Y}}$$

# Et la pression...



$$p(x, y) - p_0 = \underbrace{p(s(y) - p_0)} + \dots$$

$$\partial(\gamma) \frac{\rho V^2}{\gamma}$$

$$\rho V^2$$

~~$$+ \underbrace{(x-s)}_{\partial(s)} \frac{\partial p}{\partial x} \Big|_{x=s} = \partial \left( \frac{\rho V^2}{\gamma} \right)$$~~

$$\underbrace{\rho V^2 \frac{s}{\gamma}} \quad \underbrace{\frac{s}{\gamma} V^2}$$

$$\gg \rho V^2 \frac{s^2}{\gamma^2}$$

*Sur la couche limite...*

$$\boxed{\rho u \frac{\partial u}{\partial x}} + \boxed{\rho v \frac{\partial u}{\partial y}} = -\frac{\partial p}{\partial x} + \boxed{\mu \frac{\partial^2 u}{\partial x^2}} + \boxed{\cancel{\mu \frac{\partial^2 u}{\partial y^2}}}$$

$\mathcal{O}(\rho V^2 \delta / Y^2)$

Et la  
pression ?

*Dans la couche limite...*

$$p(x, y) - p_0 = \boxed{p(\delta, y) - p_0} + \boxed{\cancel{(x - \delta) \frac{\partial p}{\partial x} \Big|_{x=\delta}}}$$

$\mathcal{O}(\rho V^2) \gg \mathcal{O}(\rho V^2 \delta^2 / Y^2)$

*A l'extérieur de la  
couche limite...*

$$\boxed{\rho u \frac{\partial v}{\partial x}} + \boxed{\rho v \frac{\partial v}{\partial y}} = -\frac{\partial p}{\partial y} + \boxed{\cancel{\mu \frac{\partial^2 v}{\partial x^2}}} + \boxed{\cancel{\mu \frac{\partial^2 v}{\partial y^2}}}$$

$\mathcal{O}(\rho V^2 / Y)$

# Equations de Prandtl (1904)

Equations simplifiées valables  
au sein de la couche limite

$$\frac{\partial u}{\partial x} + \frac{\partial v}{\partial y} = 0$$

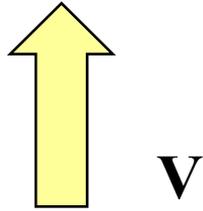
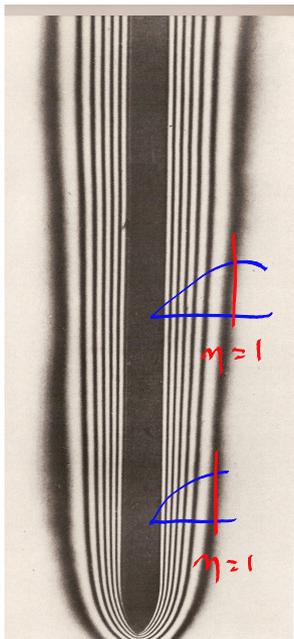
$$\rho u \frac{\partial v}{\partial x} + \rho v \frac{\partial v}{\partial y} = -\cancel{\frac{dp}{dy}} + \mu \frac{\partial^2 v}{\partial x^2}$$

*Couche limite visqueuse  
mince*

$$\delta \ll Y$$

*Pas de gradient de pression si  
l'écoulement extérieur est uniforme  
(ce n'est pas indispensable !)*

# Solution analytique de Blasius



$$\frac{\partial u}{\partial x} + \frac{\partial v}{\partial y} = 0$$
$$u \frac{\partial v}{\partial x} + v \frac{\partial v}{\partial y} = \nu \frac{\partial^2 v}{\partial x^2}$$



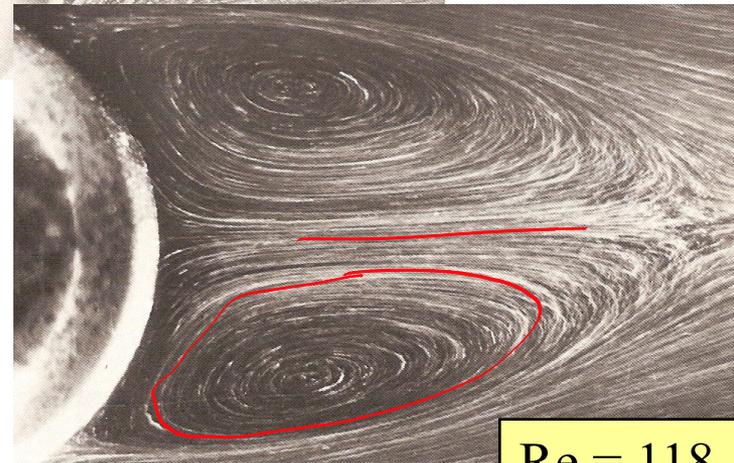
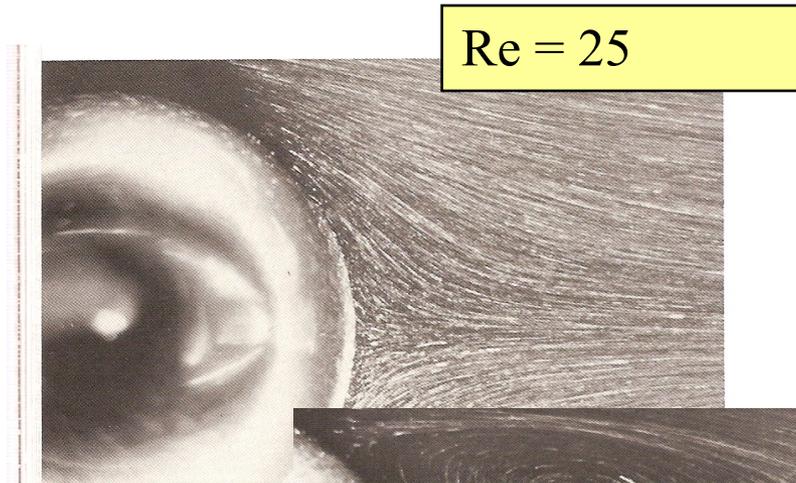
$$\eta(x, y) = \frac{x}{\delta(y)} = \frac{x}{\sqrt{\frac{2\nu y}{V}}}$$

*Variable de similitude : le facteur « deux » est une fioriture historico-folklorique pour simplifier l'algèbre...*

Première idée : les profils  $u(\eta)$  et  $v(\eta)$  sont semblables sur toutes les hauteurs !

Seconde idée : cherchons la fonction de courant pour obtenir directement un champ de vitesse à divergence nulle !

A propos  
de la  
fonction  
de courant  
et du  
tourbillon...



*Un petit interlude mathématique...  
pour vous conter quelques petites équations  
bien utiles pour la suite !*

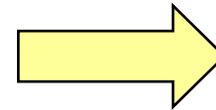
# Fonction de courant

$$\mathbf{v} = \nabla \times \psi$$

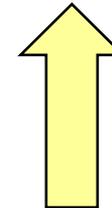
*Il est toujours possible de trouver une fonction de courant dans un écoulement incompressible. On peut même exiger - en plus- qu'elle soit à divergence nulle.*

$$\begin{aligned} \text{rot grad} &= 0 \\ \text{div rot} &= 0 \\ \text{rot rot} &= \text{grad div} - \text{div grad} \end{aligned}$$

$$\nabla^2 \mathbf{v} = -\nabla \times \boldsymbol{\omega}$$

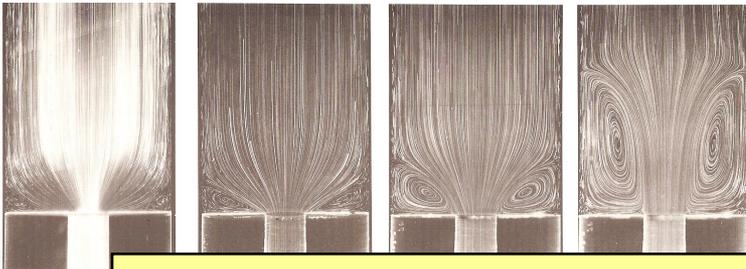


$$\nabla^2 \psi = -\omega$$



$$\nabla \cdot \mathbf{v} = 0$$

$$\rho(\mathbf{v} \cdot \nabla) \mathbf{v} = -\nabla p + \mu \nabla^2 \mathbf{v}$$



Écoulement incompressible stationnaire d'un fluide visqueux newtonien à paramètres constants, sans forces de volume.

$$\boldsymbol{\omega} = \nabla \times \mathbf{v}$$

# Tourbillon

# Fonction de courant

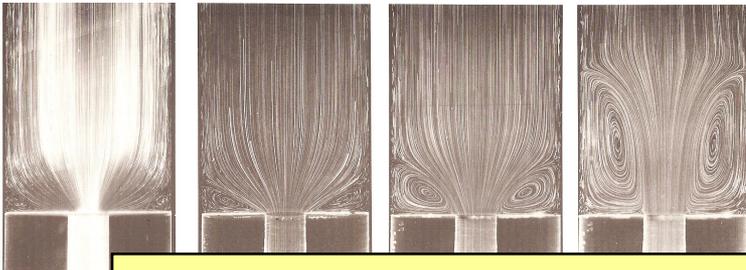
$$u = \frac{\partial \psi}{\partial y} \quad v = -\frac{\partial \psi}{\partial x}$$

$$\frac{\partial^2 u}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} = -\frac{\partial \omega}{\partial y}$$

$$\frac{\partial^2 v}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 v}{\partial y^2} = \frac{\partial \omega}{\partial x}$$

$$\frac{\partial^2 \psi}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 \psi}{\partial y^2} = -\omega$$

$$\frac{\partial u}{\partial x} + \frac{\partial v}{\partial y} = 0$$
$$\rho \left( u \frac{\partial u}{\partial x} + v \frac{\partial u}{\partial y} \right) = -\frac{\partial p}{\partial x} + \mu \left( \frac{\partial^2 u}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 u}{\partial y^2} \right)$$
$$\rho \left( u \frac{\partial v}{\partial x} + v \frac{\partial v}{\partial y} \right) = -\frac{\partial p}{\partial y} + \mu \left( \frac{\partial^2 v}{\partial x^2} + \frac{\partial^2 v}{\partial y^2} \right)$$



Écoulement incompressible stationnaire plan d'un fluide visqueux newtonien à paramètres constants, sans forces de volume.

$$\omega = \frac{\partial v}{\partial x} - \frac{\partial u}{\partial y}$$

# Tourbillon

# Écoulements incompressibles stationnaires rampants

$$\nabla \cdot \mathbf{v} = 0$$

$$0 = -\nabla p + \mu \nabla^2 \mathbf{v}$$

Creeping flows

$$\underbrace{\nabla^2 p}_{\nabla \cdot \nabla p} = \mu \underbrace{0}_{\nabla \cdot \nabla^2 \mathbf{v}}$$

$$\nabla p = \mu \nabla^2 \mathbf{v}$$

$$\underbrace{\nabla \times \nabla p}_0 = \mu \underbrace{\nabla \times \nabla^2 \mathbf{v}}_{\nabla^2 \boldsymbol{\omega}}$$

$$\nabla^2 p = 0$$

$$\nabla^2 \boldsymbol{\omega} = 0$$

$$\nabla^4 \psi = 0$$

$$\text{rot grad} = 0$$

$$\text{div rot} = 0$$

$$\text{rot rot} = \text{grad div} - \text{div grad}$$

# Fonction de courant

$$\psi(x, y) = -V \delta(y) f(\eta(x, y))$$

*Le signe négatif est une fioriture historico-folklorique pour retrouver l'équation usuelle de Blasius*

*Le facteur « deux » est une fioriture historico-folklorique pour simplifier l'algèbre (hem)*

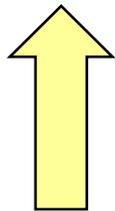
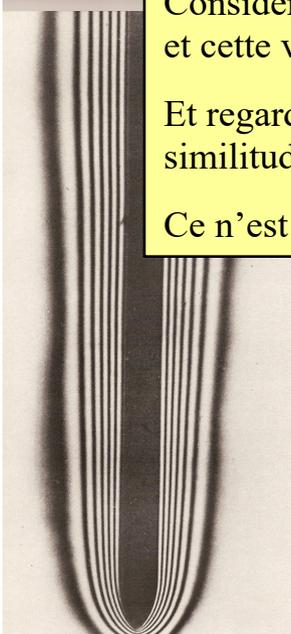
Considérons cette fonction de courant particulière et cette variable de similitude particulière...

Et regardons si il existe une solution de similitude....

Ce n'est pas évident a priori !

$$\eta(x, y) = \frac{x}{\delta(y)} = \frac{x}{\sqrt{\frac{2\nu y}{V}}}$$

Variable  
de similitude



V

IDEE 1

# Solution de Blasius...

$$\eta(x, y) = \frac{x}{S(y)} = \sqrt{2 \frac{y U}{\nu}}$$

$$\psi(x, y) = -V S(y) f(\eta(x, y))$$

IDEE 2

$$u \frac{\partial v}{\partial x} + v \frac{\partial v}{\partial y} = \nu \frac{\partial^2 v}{\partial x^2}$$

$$v = -\frac{\partial \psi}{\partial x} = V S f' \frac{1}{S} = V f'$$

$$u = \frac{\partial \psi}{\partial y} = -V [S' f + S f' \frac{\partial \eta}{\partial y}] = V S' (f' \eta - f)$$

$$-\frac{x S'}{S^2} = -\frac{\eta S'}{S}$$

$$\frac{\partial v}{\partial x} = \frac{V f''}{S}$$

$$\frac{\partial^2 v}{\partial x^2} = \frac{V f'''}{S}$$

$$\frac{\partial v}{\partial y} = V f'' \frac{\partial \eta}{\partial y} = -V \frac{f'' \eta S'}{S}$$

# Ecrire l'équation du mouvement...

$$v = -\frac{\partial \psi}{\partial x} = V s f' \frac{1}{s} = \boxed{V f'}$$

$$u = \frac{\partial \psi}{\partial y} = -V \left[ s' f + s f' \frac{\partial \eta}{\partial y} \right] = \boxed{V s' (f' \eta - f)}$$

$\underbrace{\quad}_{\sim} - \frac{x s'}{s^2} = -\frac{\eta s'}{s}$

$$\frac{\partial v}{\partial x} = \frac{V f''}{s}$$

$$\frac{\partial^2 v}{\partial x^2} = \frac{V f'''}{s^2}$$

$$\frac{\partial v}{\partial y} = V f'' \frac{\partial \eta}{\partial y} = \boxed{-\frac{V f'' \eta s'}{s}}$$

$$u \frac{\partial v}{\partial x} + v \frac{\partial v}{\partial y} = \frac{\partial^2 v}{\partial x^2}$$

$$\cancel{\frac{V^2 f'' s' f' \eta}{s} - \frac{V^2 s' f f''}{s}} - \cancel{\frac{V^2 f' f'' \eta s'}{s}} = \frac{V f'''}{s^2}$$

$$\cancel{V^2 \frac{f'' S' f'}{S} - V^2 \frac{S' f f''}{S}}$$

$$\cancel{V^2 \frac{f' f'' S'}{S}}$$

$$= \frac{V f'''}{S^2}$$

$$-V^2 \frac{S'}{S} f f'' = \frac{V f'''}{S^2}$$

$$S(y) = \sqrt{\frac{2y^{1.5}}{V}}$$

$$S'(y) = \frac{2 \cdot 1.5}{V} \cdot \frac{1}{2} \sqrt{\frac{1}{y}}$$

$$= \frac{1.5}{VS}$$

$$V^2 \frac{S'}{S} = \frac{1.5}{VS^2} V^2$$

$$f f'' + f''' = 0$$

$$f(0) = 0$$

$$f'(0) = 0$$

$$f'(\eta \rightarrow \infty) = 1$$

... et obtenir une ode !

$$\psi(x, y) = -V \delta(y) f(\eta(x, y))$$

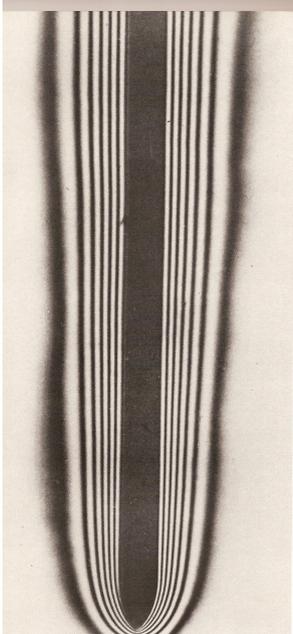
$$u = \frac{\partial \psi}{\partial y} = -V \left( \delta'(y) f(\eta(x, y)) + \delta(y) f'(\eta(x, y)) \underbrace{\frac{\partial \eta}{\partial y}(x, y)}_{-\eta \frac{\delta'(y)}{\delta(y)}} \right) = V \delta'(\eta f' - f)$$

$$v = -\frac{\partial \psi}{\partial x} = V \delta(y) f'(\eta(x, y)) \underbrace{\frac{\partial \eta}{\partial x}(x, y)}_1 = V f'$$

$$\frac{\partial v}{\partial y} = -V f'' \eta \frac{\delta'}{\delta}$$

$$\frac{\partial v}{\partial x} = V f'' \frac{1}{\delta}$$

$$\frac{\partial^2 v}{\partial x^2} = V f''' \frac{1}{\delta^2}$$

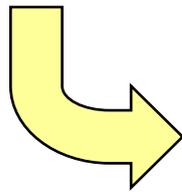


$$\eta(x, y) = \frac{x}{\delta(y)} = \frac{x}{\sqrt{\frac{2\nu y}{V}}}$$

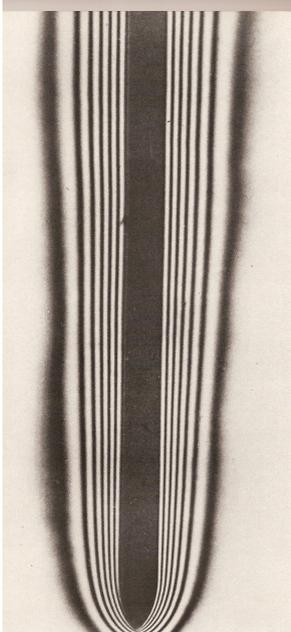
Un peu d'algèbre !

# Et voilà l'équation de Blasius :-)

$$u \frac{\partial v}{\partial x} + v \frac{\partial v}{\partial y} = \nu \frac{\partial^2 v}{\partial x^2}$$



$$\cancel{V^2 \delta' \eta f' f'' \frac{1}{\delta}} - V^2 \delta' f f'' \frac{1}{\delta} - \cancel{V^2 f' f'' \eta \frac{\delta'}{\delta}} = \nu V f''' \frac{1}{\delta^2}$$



$$u = V \delta' (\eta f' - f)$$

$$v = V f'$$

$$\frac{\partial v}{\partial y} = -V f'' \eta \frac{\delta'}{\delta}$$

$$\frac{\partial v}{\partial x} = V f'' \frac{1}{\delta}$$

$$\frac{\partial^2 v}{\partial x^2} = V f''' \frac{1}{\delta^2}$$

$$f f'' + f''' = 0$$

Paul Richard Heinrich Blasius  
Student of Ludwig Prandtl  
1883 - 1970



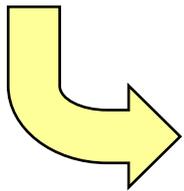
# Résolution numérique

$$\begin{cases} f'''(\eta) + f(\eta)f''(\eta) = 0 \\ f(0) = 0 \\ f'(0) = 0 \\ \lim_{\eta \rightarrow \infty} f'(\eta) = 1 \end{cases}$$

```
function u = blasius(h)
n = 1; nmax = 10;
a = 0; fa = heun(a,h);
b = 1; fb = heun(b,h);
delta = (b-a)/2;
if (fa*fb > 0) error(); end;
while (abs(delta) >= 0.01 && n <= nmax)
    x = a + delta; fx = heun(x,h);
    if (fx*fa > 0)    a = x;    fa = fx;
    else            b = x;    fb = fx;
    end
    delta = (b-a)/2; n = n+1;
end
if (n > nmax) error(); end
[b u] = heun(x,h); u = u(:,1);
end
```

```
function [b u] = heun(a,h)
i = 1; imax = 100; test = 1;
X = [0:imax]*h; U = [[0 0 a] ; zeros(imax,3)];
while (test > 0.01 && i < imax)
    P = U(i,:) + h * f(X(i),U(i,:));
    U(i+1,:) = U(i,:) + h * ( f(X(i),U(i,:)) + f(X(i+1),P) ) /2;
    test = (U(i+1,2) - U(i,2)); i = i+1;
end
if (i == imax) error(); end
b = 1 - U(i,2); u = U(1:i,:);
end
```

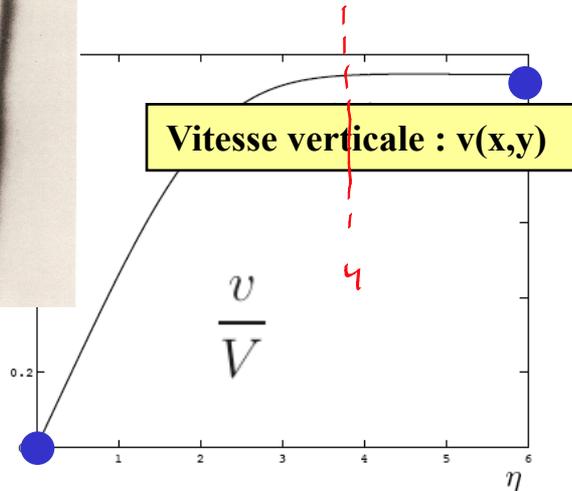
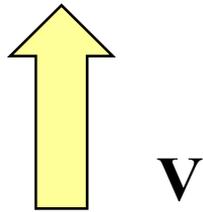
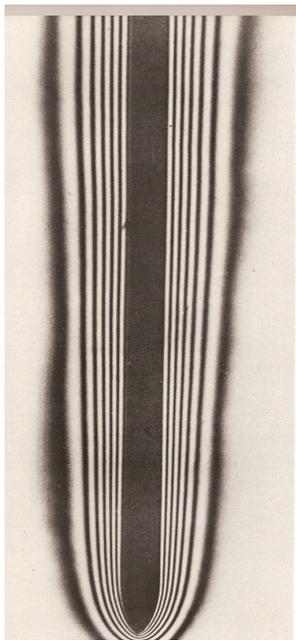
```
function dudx = f(x,u)
dudx = [u(2) u(3) -u(1)*u(3)];
end
```



$$\begin{cases} u'(\eta) = v(\eta) \\ v'(\eta) = w(\eta) \\ w'(\eta) = -u(\eta)w(\eta) \end{cases}$$

Utilisation conjointe de la technique du tir et de la méthode de Heun

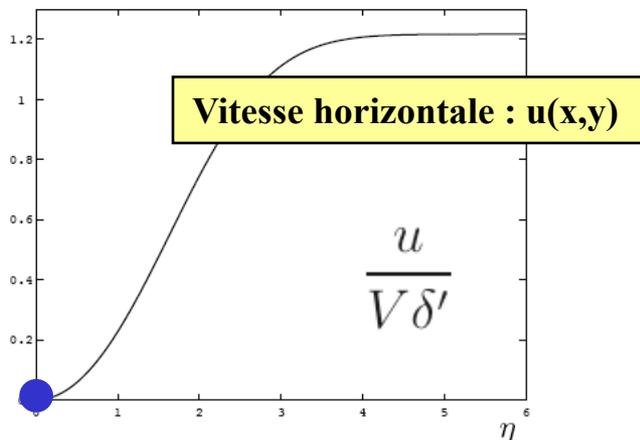
# Solution de Blasius



$$\frac{\partial u}{\partial x} + \frac{\partial v}{\partial y} = 0$$

$$u \frac{\partial v}{\partial x} + v \frac{\partial v}{\partial y} = \nu \frac{\partial^2 v}{\partial x^2}$$

L'estimation de l'ordre de grandeur de la couche limite était bien adéquat !



$$\eta(x, y) = \frac{x}{\delta(y)} = \frac{x}{\sqrt{\frac{2\nu y}{V}}}$$

# FROTTEMENT A LA PAROI ?

$$D = \int_0^X \tau_w dx$$

$$= \mu \left. \frac{\partial u}{\partial y} \right|_{y=0}$$

$$= \mu u_e \underbrace{f''}_{0.4696} \Big|_{\eta=0} \underbrace{\frac{1}{s}}_{\sqrt{\frac{\nu_e}{2U_e X}}}$$

$$= 0.664 \frac{\rho u_e^2}{2} \sqrt{\frac{1}{u_e X}}$$

$$= 0.332 \sqrt{\frac{\mu \rho u_e^3}{X}}$$

$$= 0.332 \sqrt{\mu \rho u_e^3}$$

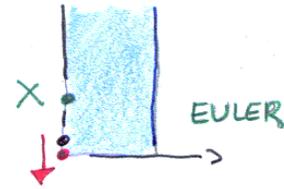
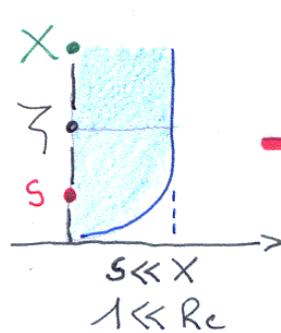
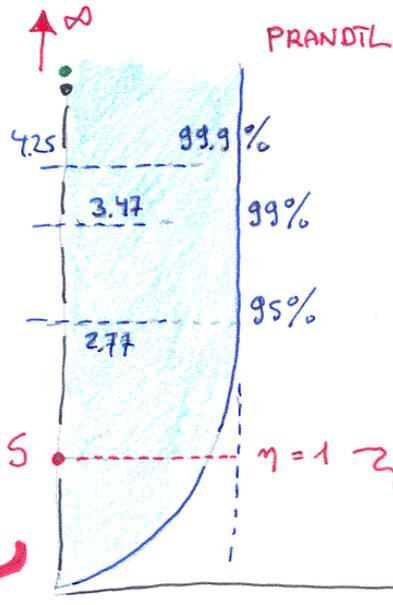
$$\int_0^X \frac{dx}{\sqrt{x}} = 2\sqrt{x}$$

$$= 0.664 \sqrt{\mu \rho u_e^3 X} = 1.328 \frac{\rho u_e^2 X}{2} \sqrt{\frac{1}{u_e X}}$$

$$C_f = \frac{\tau_w|_{x=X}}{\rho v_e^2/2} = 0.664 \frac{1}{\sqrt{Re}}$$

$$C_{f,m} = \frac{D}{\rho v_e^2 X/2} = 1.328 \frac{1}{\sqrt{Re}}$$

COEFFICIENTS  
DE FROTTEMENT  
LOCAL ET GLOBAL



$$u_e(\underbrace{\eta = 3.47}_{\eta_{0.99}}) = 0.99 u_e$$

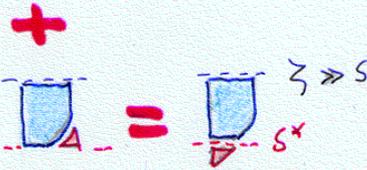
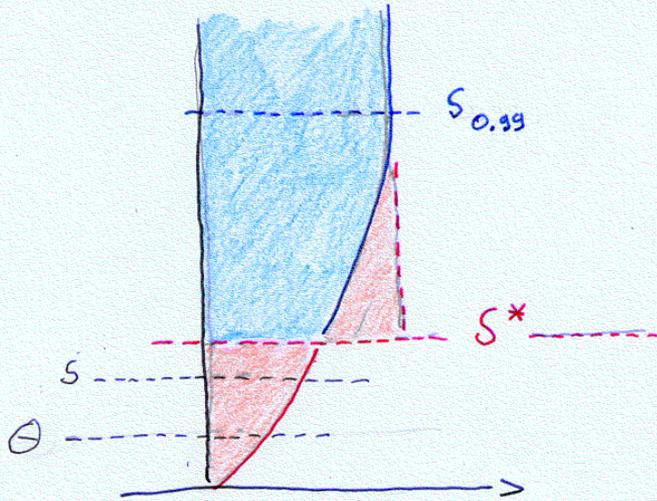
**S**  
CE N'EST QU'UN ORDRE

DE GRANDEUR ADEQUAT !

$$\frac{S}{X} \triangleq \sqrt{\frac{2.11}{u_e X}}$$

$\frac{S_{0.95}}{X} = 2.77 \sqrt{2} \frac{1}{\sqrt{Re}} = 3.92 \frac{1}{\sqrt{Re}}$
$\frac{S_{0.99}}{X} = 3.47 \sqrt{2} \frac{1}{\sqrt{Re}} = 4.91 \frac{1}{\sqrt{Re}}$
$\frac{S_{0.999}}{X} = 4.25 \sqrt{2} \frac{1}{\sqrt{Re}} = 6.02 \frac{1}{\sqrt{Re}}$

# EPAISSEUR DE DEPLACEMENT $\delta^*$



$$\underbrace{\int_0^{\zeta} v_e dy}_{\delta^*} - \underbrace{S^* v_e}_{\delta^*} = \int_0^{\zeta} v dy$$



$$\delta^* \triangleq \int_0^{\zeta} \left(1 - \frac{v}{v_e}\right) dy$$

CONVERGE si  $\zeta \rightarrow \infty$

# EPAISSEUR DE LA QUANTITÉ DE MOUVEMENT

$$\Theta \triangleq \int_0^{\infty} \frac{u}{u_e} \left(1 - \frac{u}{u_e}\right) dy$$

$u_e = \text{cst}$

$$\frac{\Theta}{X} = 0.664 \frac{1}{\sqrt{Re}}$$

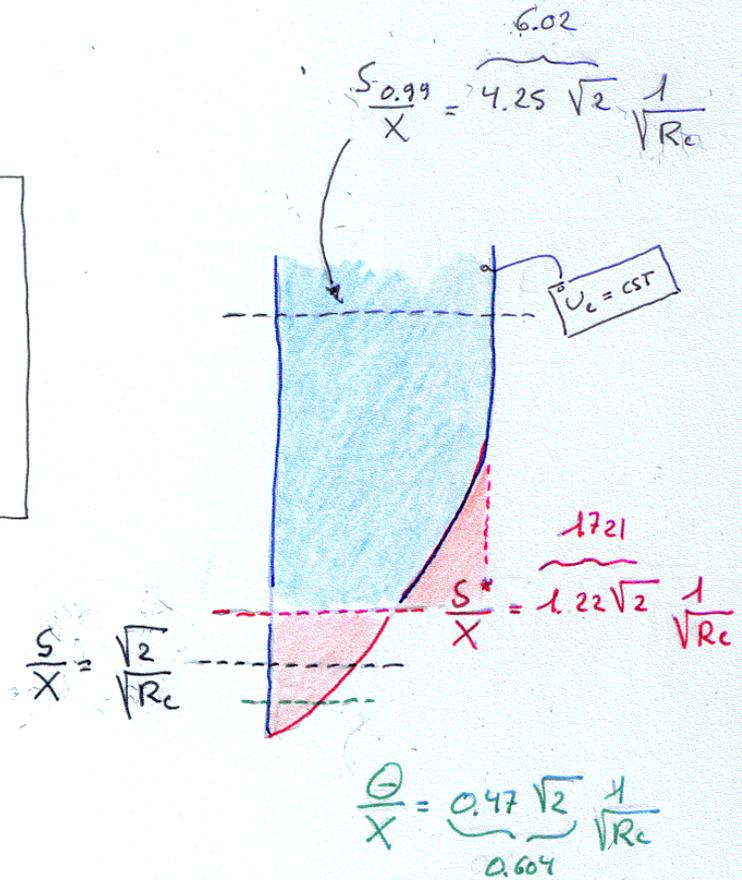
$C_f = \frac{C_{f,m}}{2} = \frac{1}{2} \frac{D}{\rho u_e^2 X}$



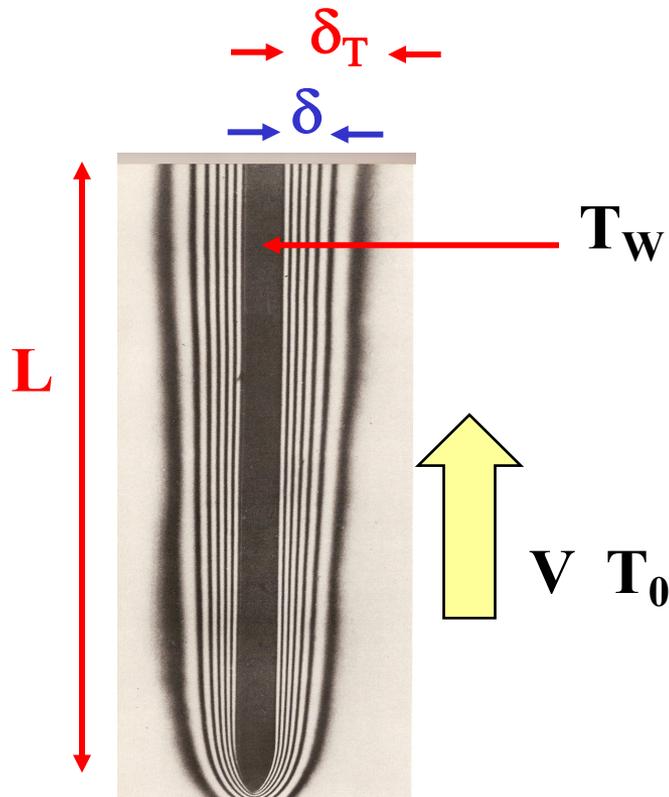
$$\Theta = D / \rho u_e^2$$

DENSITÉ DE FORCE DE TRAÎNÉE NORMALISÉE

EXERCÉE PAR LA PLAQUE SUR LE FLUIDE ENTRE 0 ET X



## -ii- problème thermique



$$\frac{\partial u}{\partial x} + \frac{\partial v}{\partial y} = 0$$

$$u \frac{\partial v}{\partial x} + v \frac{\partial v}{\partial y} = \nu \frac{\partial^2 v}{\partial x^2}$$

$$\delta \ll Y$$

$$u \frac{\partial T}{\partial x} + v \frac{\partial T}{\partial y} = \alpha \frac{\partial^2 T}{\partial x^2}$$

$$\delta_T \ll Y$$

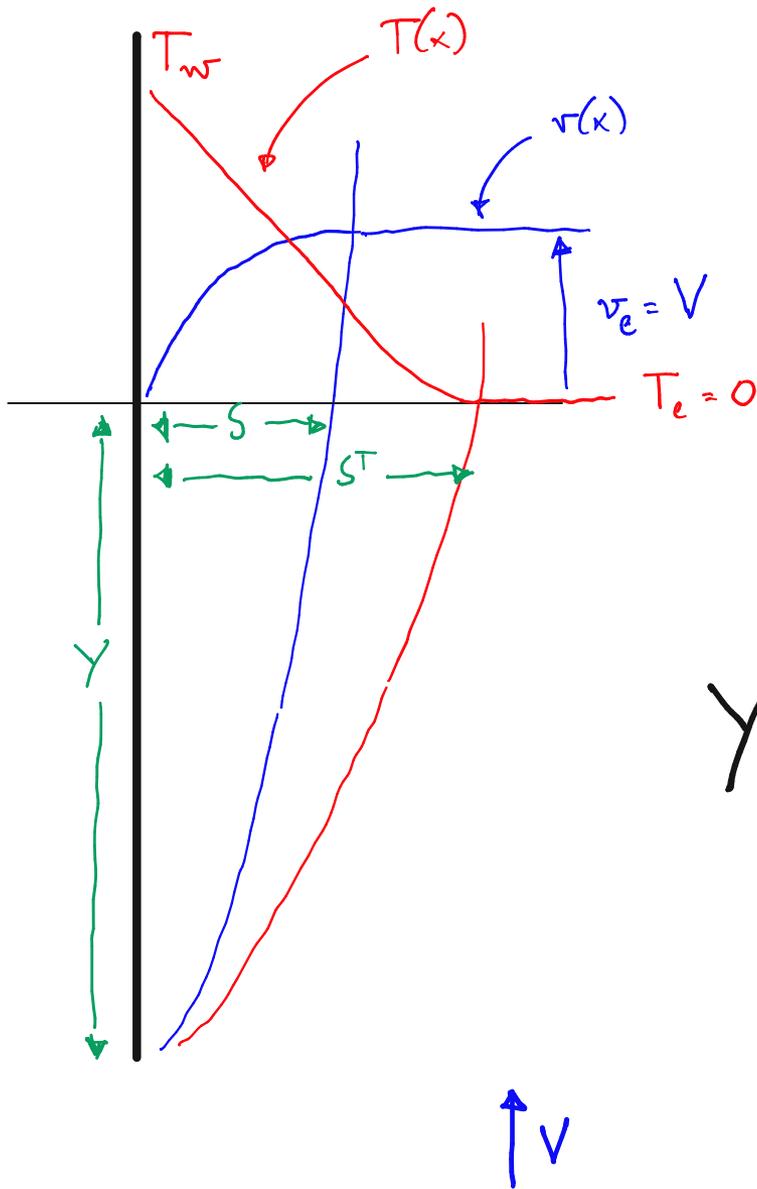
Près de la plaque, les effets conductifs sont dominants...

C'est la zone dite de couche limite thermique

Loin de la plaque, la conduction est négligeable

On définit l'épaisseur thermique comme le lieu géométrique où la conduction et la convection sont du même ordre de grandeur.

# Mais, tout d'abord, un peu de convection forcée



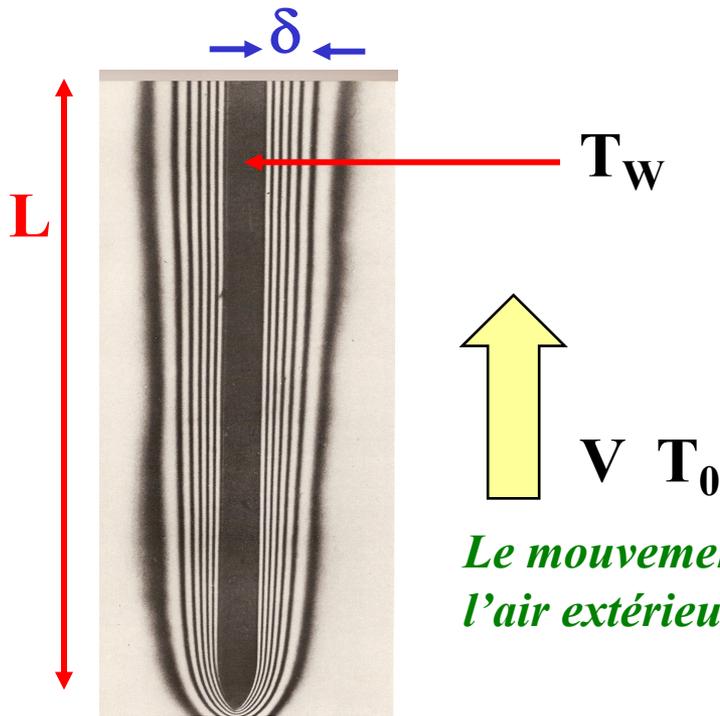
$Y \Rightarrow S, S^T$

EPAISSEUR DE LA COUCHE LIMITE DE VITESSE

EPAISSEUR DE LA COUCHE LIMITE THERMIQUE



Mais, tout d'abord, un peu de convection forcée



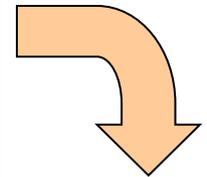
*Le mouvement vertical de l'air extérieur est forcé*

*Plus facile car, il est ici possible de découpler le problème de l'écoulement et le problème thermique !*

Problème de l'écoulement

$$\nabla \cdot \mathbf{v} = 0,$$

$$\rho \frac{D\mathbf{v}}{Dt} = -\nabla p + \mu \nabla^2 \mathbf{v} + \rho \mathbf{g},$$



$$\rho c \frac{DT}{Dt} = 2\mu \mathbf{d} : \mathbf{d} + r + \nabla \cdot (k \nabla T).$$

Problème thermique

$$u \frac{\partial T}{\partial x} + v \frac{\partial T}{\partial y} =$$

$$\alpha \frac{\partial^2 T}{\partial x^2} + \alpha \frac{\partial^2 T}{\partial y^2}$$

$$\frac{S}{Y} = \sqrt{\frac{1}{Re}}$$

$$\frac{S_T}{Y} = \sqrt{\frac{1}{Pe}} = \sqrt{\frac{1}{Re Pr}}$$

$$\frac{\alpha \Delta T}{S_T^2}$$

$$\frac{U}{S} = \frac{V}{Y} \left\{ \begin{array}{l} \mathcal{O}\left(\frac{V \Delta T}{Y}\right) \\ \mathcal{O}\left(\frac{V \Delta T}{Y}\right) \end{array} \right.$$

$$\frac{V \Delta T}{Y}$$

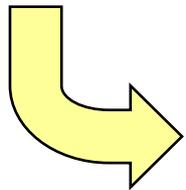
$$\frac{\alpha \Delta T}{Y} = \frac{V \Delta T}{Y} \frac{S_T^2}{\alpha} = 1$$

$$\frac{S_T^2}{Y^2} = \frac{\alpha}{V Y}$$

Et  $\delta_T$  ?

$$u \frac{\partial T}{\partial x} + v \frac{\partial T}{\partial y} = \alpha \frac{\partial^2 T}{\partial x^2} + \alpha \frac{\partial^2 T}{\partial y^2}$$

*Lieu où l'ordre de la convection et de la conduction sont identiques*



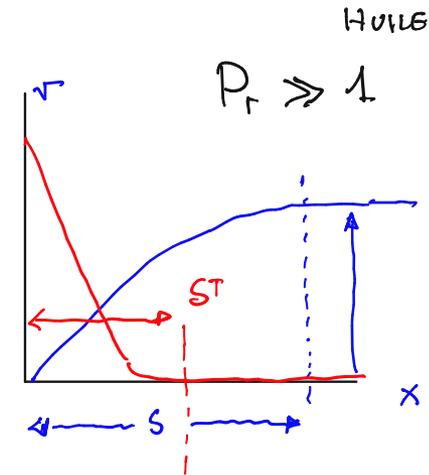
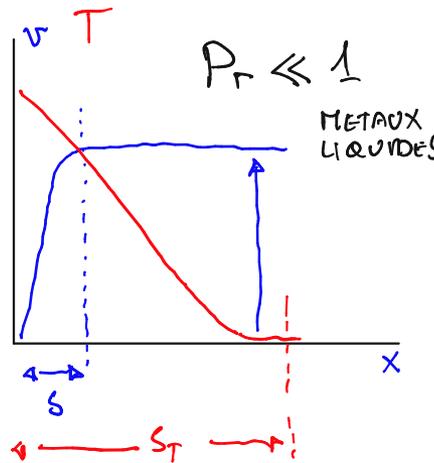
$$\frac{\text{Convection}}{\text{Conduction}} = \frac{V \Delta T / Y}{\alpha \Delta T / \delta_T^2} = \frac{VY}{\underbrace{\alpha}_{Pe_Y}} \frac{\delta_T^2}{Y^2} = 1$$

Et  $\delta_T$  ?

$$\frac{\delta_T}{Y} = \sqrt{\frac{1}{Pe_Y}} = \sqrt{\frac{1}{Pr Re_Y}}$$

# Epaisseurs de couches limites et le nombre de Prandtl

$$\frac{\delta_T}{\delta} = \sqrt{\frac{1}{Pr}}$$



En fait, c'est uniquement l'ordre de grandeur...

Lorsqu'on calcule la vraie épaisseur pour Blasius, c'est plutôt un exposant 1/3 !

Car l'ordre de grandeur de vitesse est un peu surestimé en prenant U !

Métaux liquides	$Pr \ll 1$
Gaz	$Pr = 0.7$
Eau	$Pr = 2 \dots 7$
Huiles	$Pr \gg 1$

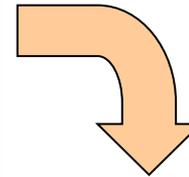
*Attention : Prandtl est une fonction de la température (davantage pour les liquides que pour les gaz) !*

# Soyons un peu plus général : et la dissipation visqueuse ?

Problème de l'écoulement

$$\frac{\partial u}{\partial x} + \frac{\partial v}{\partial y} = 0$$

$$u \frac{\partial v}{\partial x} + v \frac{\partial v}{\partial y} = \nu \frac{\partial^2 v}{\partial x^2}$$

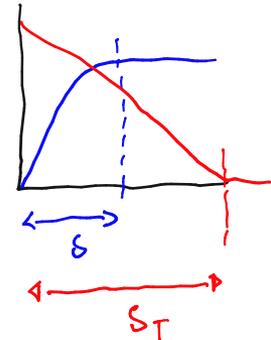


$$u \frac{\partial T}{\partial x} + v \frac{\partial T}{\partial y} = \frac{\nu}{c} \left( \frac{\partial v}{\partial x} \right)^2 + \alpha \frac{\partial^2 T}{\partial x^2}$$

Problème thermique

# Eckert : dissipation visqueuse ?

$$u \frac{\partial T}{\partial x} + v \frac{\partial T}{\partial y} = \boxed{\frac{\nu}{c} \left( \frac{\partial v}{\partial x} \right)^2} + \boxed{\alpha \frac{\partial^2 T}{\partial x^2}}$$



$$\frac{1}{c} \frac{V^2}{S^2}$$

DISSIPATION  
VISQUEUSE

$$\alpha \frac{\Delta T}{S_T^2}$$

DIFFUSION/CONDUCTION  
THERMIQUE

$$\frac{\boxed{\frac{1}{c} \frac{V^2}{S^2}}}{\boxed{\alpha \frac{\Delta T}{S_T^2}}} = \frac{1}{c} \frac{V^2}{S^2} \frac{S_T^2}{\alpha \Delta T} = \frac{V^2}{c \Delta T} = Ec$$

$\frac{1}{c} \frac{V^2}{S^2}$       $\frac{S_T^2}{\alpha \Delta T}$       $\frac{V^2}{c \Delta T}$

$P_f$       $1/P_f$

# Eckert : dissipation visqueuse ?

$$u \frac{\partial T}{\partial x} + v \frac{\partial T}{\partial y} = \frac{\nu}{c} \left( \frac{\partial v}{\partial x} \right)^2 + \alpha \frac{\partial^2 T}{\partial x^2}$$

*Dissipation visqueuse*
*Conduction*

$\mathcal{O}\left(\frac{\nu V^2}{c \delta^2}\right)$

$\mathcal{O}\left(\frac{\alpha \Delta T}{\delta_T^2}\right)$

$$\frac{\text{■}}{\text{■}} = \frac{\nu V^2}{\alpha c \Delta T} \underbrace{\left( \frac{\delta_T}{\delta} \right)^2}_{Pr^{-1}} = \frac{V^2}{c \Delta T} = Ec$$

# Nombre d'Eckert

$$Ec = \frac{u_e^2}{c(T_w - T_e)}$$

caractérise un écoulement  
d'un fluide !

**Energie cinétique**

---

**Energie interne**



Picture was taken on August 22, 2000

$$Pr = 1$$

$$Ec \ll 1$$

$$Pr = 1$$

$$Ec \not\ll 1$$

*Couches  
limites  
identiques*

$$Pr \neq 1$$

$$Ec \ll 1$$

$$Pr \neq 1$$

$$Ec \not\ll 1$$

*Dissipation  
visqueuse  
négligeable*



**Quatre cas  
possibles !**

$Pr = 1$	$Pr = 1$
$Ec \ll 1$	$Ec \ll 1$
$Pr \neq 1$	$Pr \neq 1$
$Ec \ll 1$	$Ec \ll 1$

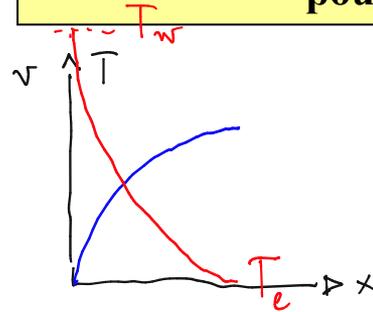
$$u \frac{\partial v}{\partial x} + v \frac{\partial v}{\partial y} = \nu \frac{\partial^2 v}{\partial x^2}$$

$$u \frac{\partial T}{\partial x} + v \frac{\partial T}{\partial y} = \nu \frac{\partial^2 T}{\partial x^2}$$

$$Pr = 1$$

$$Ec \ll 1$$

Les équations d'énergie et de quantité de mouvement expriment les mêmes opérateurs différentiels pour la température et la vitesse verticale !



$$T = Av + B$$

Si, si, c'est aussi simple !

# Relation de Crocco

$Pr = 1$	$Pr = 1$
$Ec \ll 1$	$Ec \ll 1$
$Pr \neq 1$	$Pr \neq 1$
$Ec \ll 1$	$Ec \ll 1$

$$cT + \frac{v^2}{2} = Av + B$$

On a les mêmes opérateurs différentiels pour l'énergie interne totale et la vitesse verticale !

$$Pr = 1$$

$$Ec \ll 1$$

$$v \left[ u \frac{\partial v}{\partial x} + v \frac{\partial v}{\partial y} \right] = v \left[ \nu \frac{\partial^2 v}{\partial x^2} \right]$$

$$c \left[ u \frac{\partial T}{\partial x} + v \frac{\partial T}{\partial y} \right] = c \left[ \frac{\nu}{c} \left( \frac{\partial v}{\partial x} \right)^2 + \nu \frac{\partial^2 T}{\partial x^2} \right]$$

# Relation de Crocco

$$\frac{\partial}{\partial x} \left( \frac{v^2}{2} \right) = v \frac{\partial v}{\partial x}$$

$$cT + \frac{v^2}{2} = Av + B$$

$$u \frac{\partial}{\partial x} \left[ cT + \frac{v^2}{2} \right] + v \frac{\partial}{\partial y} \left[ cT + \frac{v^2}{2} \right] = \frac{\partial^2}{\partial x^2} \left[ cT + \frac{v^2}{2} \right]$$

$$v \left[ u \frac{\partial v}{\partial x} + v \frac{\partial v}{\partial y} \right] = v \left[ v \frac{\partial^2 v}{\partial x^2} \right]$$

$$\begin{aligned} &= \frac{\partial}{\partial x} \left[ v \frac{\partial v}{\partial x} \right] \\ &= \frac{\partial v}{\partial x} \frac{\partial v}{\partial x} + v \frac{\partial^2 v}{\partial x^2} \end{aligned}$$

$$c \left[ u \frac{\partial T}{\partial x} + v \frac{\partial T}{\partial y} \right] = c \left[ \frac{v}{c} \left( \frac{\partial v}{\partial x} \right)^2 + v \frac{\partial^2 T}{\partial x^2} \right]$$

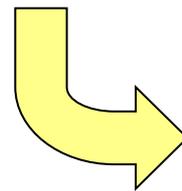
$Pr = 1$	$Pr = 1$
$Ec \ll 1$	$Ec \ll 1$
$Pr \neq 1$	$Pr \neq 1$
$Ec \ll 1$	$Ec \ll 1$

$$u \frac{\partial v}{\partial x} + v \frac{\partial v}{\partial y} = \nu \frac{\partial^2 v}{\partial x^2}$$

$$u \frac{\partial T}{\partial x} + v \frac{\partial T}{\partial y} = \alpha \frac{\partial^2 T}{\partial x^2}$$

$$\theta(\eta) = \frac{T - T_w}{T_e - T_w}$$

On procède comme pour Blasius !



$$Pr f \theta' + \theta'' = 0$$

Solution de similitude

$Pr \neq 1$
$Ec \ll 1$

$$\underbrace{\exp(g)}_{( \exp(g) )'} \underbrace{Pr f}_{g'(x)} \Theta' + \exp(g) \Theta'' = 0$$

$$\left( \exp(g) \Theta' \right)' = 0$$

$$\exp(g) \Theta' = A$$

$$\Theta' = A \exp(-g)$$

$$\Theta = A \int_0^x \exp(-g) + B$$

$$Pr f \theta' + \theta'' = 0$$

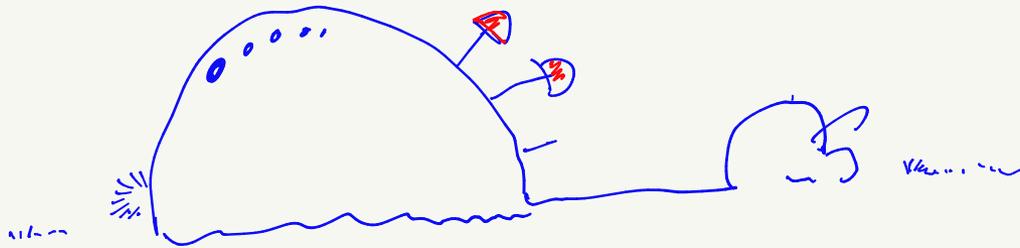
Calcul de la solution de similitude

$$\Theta(\eta) = A \int_0^\eta \exp(-g(\xi)) d\xi + B$$

$$\Theta(\eta) = \frac{\int_0^\eta \exp \left[ -P_r \int_0^\xi f(\zeta) d\zeta \right] d\xi}{\int_0^\infty \dots d\xi}$$

$$\Theta(\eta) = \frac{T - T_w}{T_e - T_w}$$

- $\Theta(0) = 0$
- $\Theta(\eta \rightarrow \infty) = 1$



$$g'(\eta) = P_r f(\eta)$$

$$\begin{array}{l} Pr = 1 \\ Ec \ll 1 \end{array}$$

$$\begin{array}{l} Pr = 1 \\ Ec \lll 1 \end{array}$$

$$\begin{array}{l} Pr \neq 1 \\ Ec \ll 1 \end{array}$$

$$\begin{array}{l} Pr \neq 1 \\ Ec \lll 1 \end{array}$$

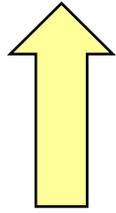
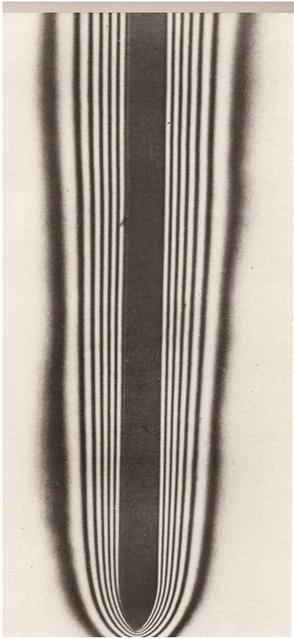
$$\begin{array}{l} Pr \neq 1 \\ Ec \lll 1 \end{array}$$

**Le cas le plus général  
(et donc aussi le plus probable !)**

$$u \frac{\partial v}{\partial x} + v \frac{\partial v}{\partial y} = \nu \frac{\partial^2 v}{\partial x^2}$$

$$u \frac{\partial T}{\partial x} + v \frac{\partial T}{\partial y} = \frac{\nu}{c} \left( \frac{\partial v}{\partial x} \right)^2 + \alpha \frac{\partial^2 T}{\partial x^2}$$

**Pas de solution analytique...**



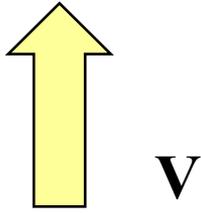
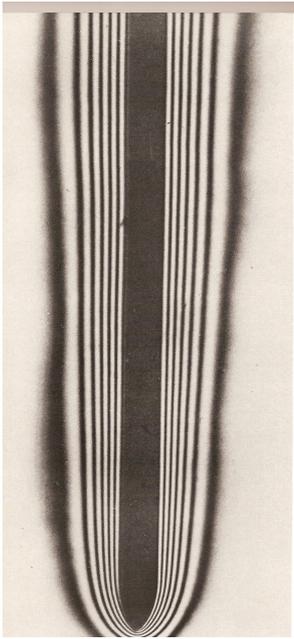
$V$

$$\begin{aligned}
 \tau_w &= \mu \left. \frac{\partial v}{\partial x} \right|_{x=0} \\
 &= \mu V \underbrace{f''}_{0,4696} \Big|_{\eta=0} \frac{1}{5} \sqrt{\frac{V}{2 \nu y}} \\
 &= 0,332 \sqrt{\frac{\mu^2 V^3}{\nu y}} \left. \right\} \sqrt{\frac{\nu^2 \rho^2 V^4}{\nu y V}} \\
 &= \frac{\rho V^2}{2} \underbrace{0,664}_{\text{Re}^{-1/2}} \sqrt{\frac{\nu}{V y}}
 \end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
 C_f &= \frac{\tau_w}{\rho V^2 / 2} \\
 &= 0,664 \text{ Re}^{-1/2}
 \end{aligned}$$



Calcul de la force de trainée



$$\begin{aligned}
 q_w &= -k \left. \frac{\partial T}{\partial x} \right|_{x=0} \\
 &= -k (T_e - T_w) \Theta' \Big|_{\eta=0} \frac{1}{s} \sqrt{\frac{V}{2 \nu y}} \\
 &\approx 0,332 \sqrt{2} Pr^{1/3} \sqrt{\frac{V}{\nu y}} \\
 &\text{VALABLE si } Pr > 0,01
 \end{aligned}$$

$$= -k (T_e - T_w) 0,332 \sqrt{\frac{V}{\nu y}} Pr^{1/3}$$

$$= -\rho c V (T_e - T_w) 0,332 \frac{k}{\rho c} \sqrt{\frac{V}{V^2 \nu y}} Pr^{1/3}$$

$$= -\rho c V (T_e - T_w) 0,332 Pr^{-2/3} Re^{1/3} \frac{1}{\nu} \sqrt{\frac{\nu}{V y}} Pr^{-1} Re^{-1/2}$$

$$\begin{aligned}
 S_f &= \frac{-q_w}{\rho c V (T_e - T_w)} \\
 &= 0,332 Pr^{-2/3} Re^{-1/2}
 \end{aligned}$$



# Calcul du flux de chaleur

$$C_f = \frac{\tau_w}{\rho V^2/2} Re^{-1/2}$$

$$= 0,664 Re^{-1/2}$$



$$C_f = 2 Pr^{2/3} St$$

FORCE  
DE FROTTEMENT  
ADIMENSIONNELLE

FLUX  
DE CHALEUR  
ADIMENSIONNEL

$$St = \frac{-q_w}{\rho c V (T_e - T_w)} Re^{-1/2}$$

$$= 0,332 Pr^{-2/3} Re^{-1/2}$$



# Analogie de Reynolds