

II. Modèle k-l pour un écoulement cisailé homogène

1°)  $k = \frac{1}{2} \overline{u_i' u_i'}$ ,  $\epsilon = 2\nu \overline{\partial_{ij}^T \partial_{ij}^T}$ ,  $\nu_t = c_\mu \frac{k^2}{\epsilon}$ .

2°)  $\nu_t$  en  $m^2 s^{-1}$ ,  $k$  en  $m^2 s^{-2}$ ,  $l$  en  $m$

$\Rightarrow \nu_t = c_l k^{1/2} l$

$\epsilon$  en  $m^2 s^{-3} \Rightarrow \epsilon = c_\epsilon k^{3/2} l^{-1}$

3°) On a  $\partial \bar{u}_i / \partial x_j \neq 0$ , mais  $\partial / \partial x_j$  (statistiques de vitesse) = 0 car la turbulence est homogène.

4°)  $[\overline{\sigma_{ij}}]_{xyz} = \frac{1}{2} \begin{pmatrix} 0 & S & 0 \\ S & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 \end{pmatrix}$

$P = \frac{\tau_{ij}^R}{\rho} \overline{\sigma_{ij}}$  avec  $\tau_{ij}^R = -\rho \overline{u_i' u_j'} = 2\rho \nu_t \overline{\sigma_{ij}}$

d'où  $P = 2\nu_t \overline{\sigma_{ij} \sigma_{ij}}$ .

soit  $P = 2\nu_t (\overline{\sigma_{xy} \sigma_{xy}} + \overline{\sigma_{yx} \sigma_{yx}}) = 2\nu_t (\frac{S^2}{4} + \frac{S^2}{4}) = \nu_t S^2$ .

5°)  $\left( \frac{\partial}{\partial t} + \underbrace{\bar{u}_j \frac{\partial}{\partial x_j}}_{=0} \right) k = \frac{\partial}{\partial x_j} \left[ \underbrace{\left( \nu + \frac{\nu_t}{\sigma_k} \right) \frac{\partial k}{\partial x_j}}_{=0} \right] + P - \epsilon$

$\downarrow$   
 $\frac{dk}{dt} = \nu_t S^2 - \epsilon$

$\frac{dk}{dt} = c_l k^{1/2} l S^2 - c_\epsilon k^{3/2} l^{-1}$

En régime stationnaire,  $dk/dt = 0$ , d'où  $k^* = \frac{c_l}{c_\epsilon} (Sl)^2$

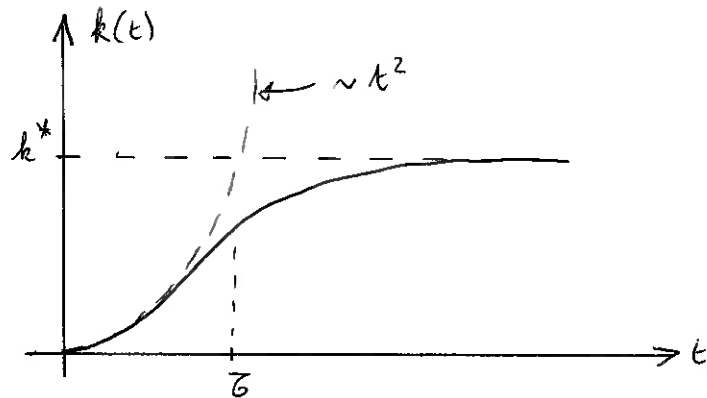
Pour  $S \rightarrow 0$ , on a  $k^* \rightarrow 0$  : il n'y a plus de turbulence.

6°)  $k(0) = 0$ . À temps court, le terme  $\varepsilon$  est négligeable.

$$\frac{dk}{dt} = C_l k^{1/2} l S^2 \Rightarrow \int_0^{k(t)} \frac{dk}{k^{1/2}} = C_l l S^2 \int_0^t dt$$

$$\Rightarrow \left[ 2 k^{1/2} \right]_0^{k(t)} = C_l l S^2 t \Rightarrow \underline{k(t) = \left( \frac{C_l l S^2}{2} t \right)^2}$$

valable jusqu'à ce que  $k(\bar{t}) \approx k^*$ , soit  $\underline{\bar{t} \approx \frac{1}{S}}$ .

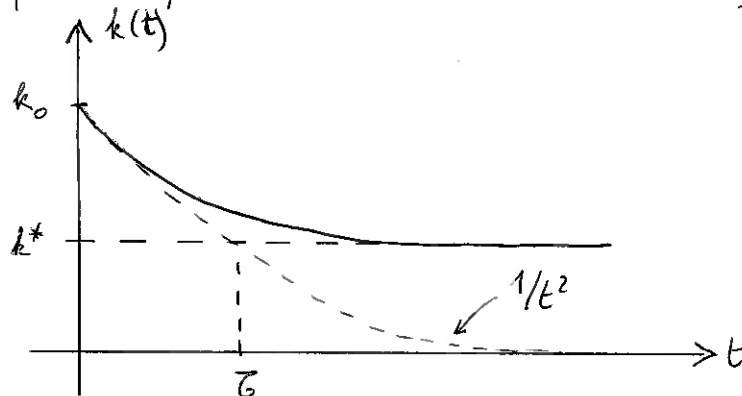


7°)  $k(0) \gg k^*$ . A temps court, le terme  $\varepsilon$  est négligeable.

$$\frac{dk}{dt} = -C_\varepsilon \frac{k^{3/2}}{l} \Rightarrow \int_{k_0}^{k(t)} \frac{dk}{k^{3/2}} = -\frac{C_\varepsilon}{l} \int_0^t dt$$

$$\Rightarrow \left[ -2 k^{-1/2} \right]_{k_0}^{k(t)} = -\frac{C_\varepsilon t}{l} \Rightarrow \underline{k(t) = \frac{k_0}{\left( 1 + \frac{C_\varepsilon k_0^{1/2}}{2l} t \right)^2}}$$

valable jusqu'à ce que  $k(\bar{t}) \approx k^*$ , soit encore  $\underline{\bar{t} \approx \frac{1}{S}}$ .



8°) Un écoulement de couche limite n'est pas homogène, donc  $l \neq \text{cte}$ . Il faut inclure une dépendance de  $l$  avec la distance à la paroi  $y$ , par exemple de la forme  $l \propto y$ .

### III. Reblaminisat° d'une turbulence de grille

1°) Echelle intégrale :  $L = \int_0^{\infty} f(r) dr,$

où  $f(r) = \overline{u'_x(x)u'_x(x+r)} / \overline{u_x'^2}$

On détermine donc  $L$  à partir de la corrélation de  $u'_x$  en deux points  $x$  et  $x+r$ .

Soit, pour une mesure en un point, grâce à l'hypothèse de "turbulence gelée", à partir de la corrélation à deux temps  $t$  et  $t+\tau$ , avec  $r = U\tau$ .

2°) Hypothèse de turbulence gelée :  $u'_x(x_0, t) \approx u'_x(x_0 - Ut, t_0)$

donc  $k(t) \approx c_1 U^2 \left(\frac{Ut}{M}\right)^{-6/5}$ ,  $L(t) \approx c_2 M \left(\frac{Ut}{M}\right)^{2/5}$ .

3°)  $\eta = \left(\frac{\nu^3}{\varepsilon}\right)^{1/4}$ , avec  $\varepsilon(t) = -\frac{dk}{dt}$

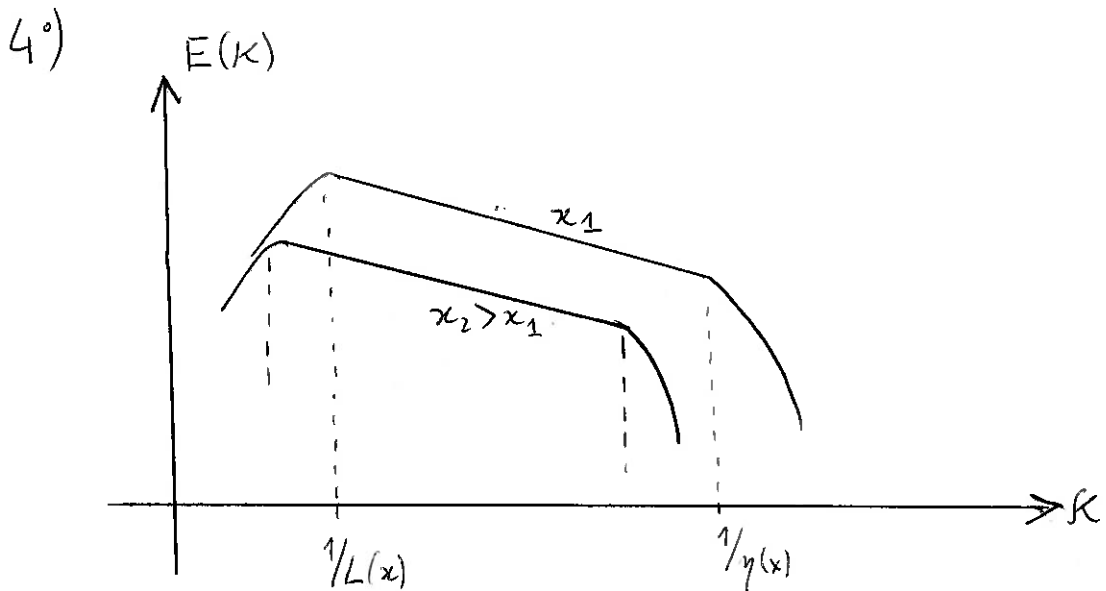
soit  $\varepsilon(t) = \frac{6}{5} c_1 \frac{U^3}{M} \left(\frac{Ut}{M}\right)^{-11/5}$

d'où  $\eta(t) = \left(\frac{6}{5} c_1\right)^{-1/4} \frac{M^{1/4} \nu^{3/4}}{U^{3/4}} \left(\frac{Ut}{M}\right)^{11/20}$

soit  $\frac{\eta(t)}{L} = \left(\frac{6}{5} c_1\right)^{-1/4} Re^{-3/4} \left(\frac{Ut}{M}\right)^{11/20}$

ou encore  $\frac{\eta(x)}{L} = \left(\frac{6}{5} c_1\right)^{-1/4} Re^{-3/4} \left(\frac{x}{M}\right)^{11/20}$

d'où  $m = 11/20$



5°) puisque  $\eta \propto x^{11/20}$  et  $L \propto x^{2/5}$ ,  
 il doit donc exister un  $x^*$  tel que  $\eta(x^*) \approx L(x^*)$ .  
 on trouve  $\left(\frac{x^*}{M}\right)^{2/5} \approx Re^{-3/4} \left(\frac{x^*}{M}\right)^{11/20}$

Soit  $\frac{x^*}{M} \approx Re^5$

Pour  $x \gg x^*$ , il n'y a plus de domaine inertiel,  
 donc plus de turbulence. on a donc un déclin  
 purement visqueux :  $k(t) \approx k_0 e^{-t/\tau}$  et  $L(t) \approx \text{cste}$ .

#### IV Transfert turbulent de chaleur entre 2 plaques planes.

1°)  $\frac{\partial}{\partial t} (\bar{T} + T') + (\bar{u}_j + u_j') \frac{\partial}{\partial x_j} (\bar{T} + T') = \kappa \frac{\partial^2}{\partial x_j \partial x_j} (\bar{T} + T')$

on moyenne  $\Rightarrow \frac{\partial \bar{T}}{\partial t} + \bar{u}_j \frac{\partial \bar{T}}{\partial x_j} = - \frac{\partial}{\partial x_j} (\overline{u_j' T'}) + \kappa \frac{\partial^2 \bar{T}}{\partial x_j \partial x_j}$

2°) on a  $\partial/\partial x = 0$  et  $\partial/\partial t = 0$  et  $\bar{u}_y = 0$

d'où  $0 = - \frac{\partial}{\partial y} (\overline{u_y' T'}) + \kappa \frac{\partial^2 \bar{T}}{\partial y^2}$

soit  $\frac{\partial}{\partial y} \left( -\overline{u_y' T'} + \kappa \frac{\partial \bar{T}}{\partial y} \right) = 0$

donc  $J = \overline{u_y' T'} - \kappa \frac{\partial \bar{T}}{\partial y} = \text{cste}$

Dans le cas laminaire,  $\overline{u_y' T'} = 0$  et  $\frac{\partial \bar{T}}{\partial y} = \frac{\Delta T}{h}$

soit  $J = -\kappa \frac{\Delta T}{h}$

3°)  $J = -\kappa \frac{\partial \bar{T}}{\partial y} \Big|_{y=0} = -\kappa \frac{T_{CL}}{\delta_\nu}$ , avec  $\delta_\nu = \frac{\nu}{u^*}$  et  $\nu = \kappa$ ,

d'où  $J = -u^* T_{CL}$

4°)

on a  $J_{\text{couche limite}} = J_{\text{centre}}$  par continuité

$$\downarrow$$

$$-u^* T_{CL}$$

$$\downarrow$$

$$\overline{u_y' T'} \approx -K_t \frac{\partial \overline{T}}{\partial y} \approx -K_t \frac{\Delta T - 2T_{CL}}{h - 2\delta_v}$$

avec  $h \gg \delta_v$ , on a donc

$$K_t \frac{\Delta T - 2T_{CL}}{h} \approx u^* T_{CL}$$

$$\text{soit } K_t \approx u^* h \frac{T_{CL}}{\Delta T - 2T_{CL}} \approx u^* h \frac{1}{\frac{\Delta T}{T_{CL}} - 2}$$

- Cas  $T_{CL}/\Delta T \rightarrow 0$  : cas laminaire,  $K_t \rightarrow 0$ .
- Cas  $T_{CL}/\Delta T \rightarrow 1/2$  : cas très turbulent, tout le gradient thermique est concentré près des parois, et  $K_t$  diverge

