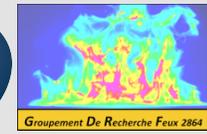


# Aéraulique des fumées

Rabah Mehaddi – LEMTA, Université de Lorraine

Olivier Vauquelin – IUSTI, Aix-Marseille Université



# INTRODUCTION

## *Objectifs*

### **Un aperçu des modèles et corrélations utilisés en ingénierie de l'incendie**

- D'où viennent ces modèles ?
- Sur quelles hypothèses reposent-ils ?
- Quelles sont leurs limites ?
- Quels travaux récents ?
- Comment peut-on aller plus loin ?

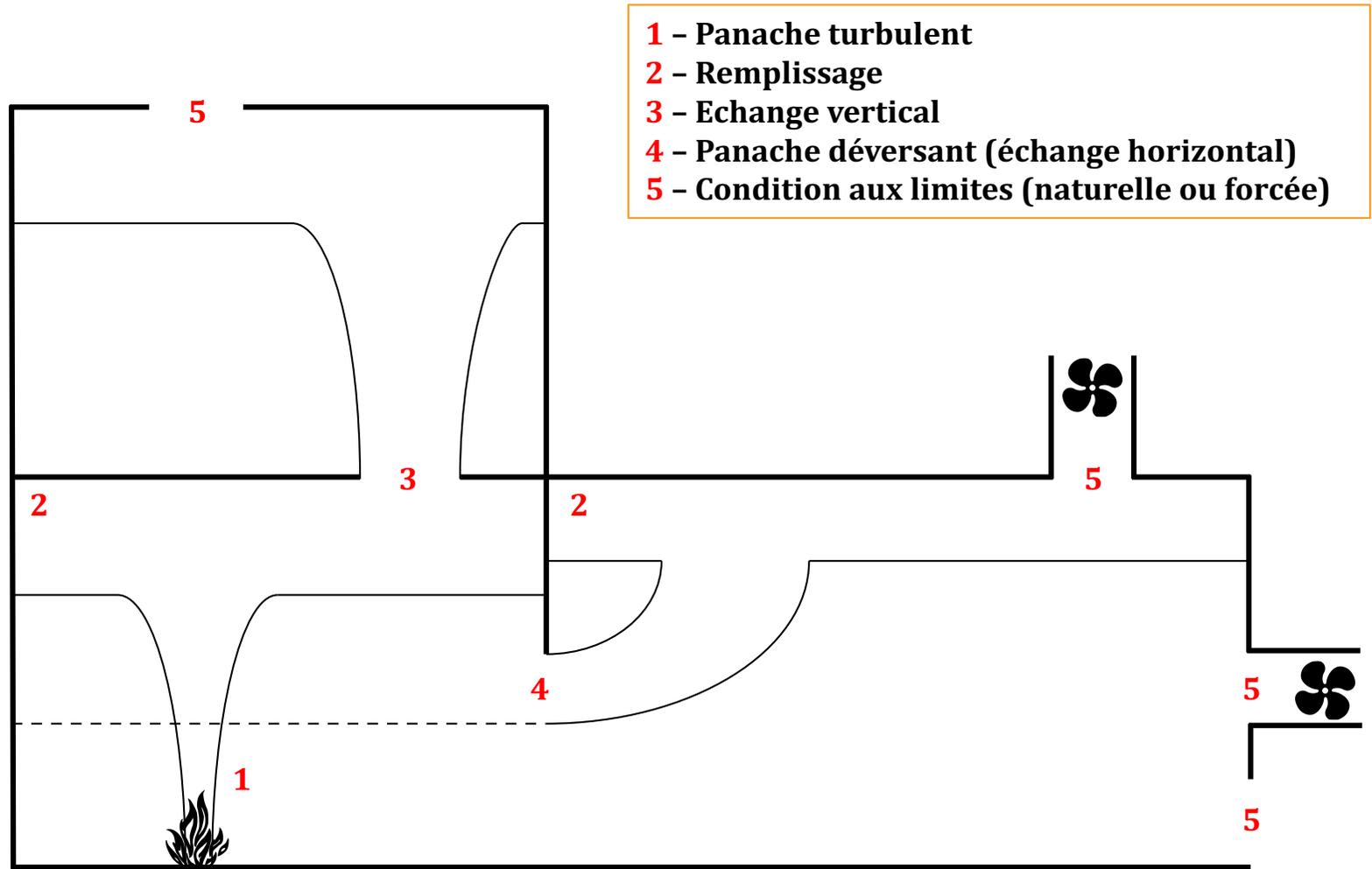
---

#### **Mots-Clés :**

- *Théorie des panaches*
  - *Ecoulements non-Boussinesq*
  - *Remplissage/vidange*
  - *Ventilation*
  - *Désenfumage*
-

# INTRODUCTION

## *Problématique*



# INTRODUCTION

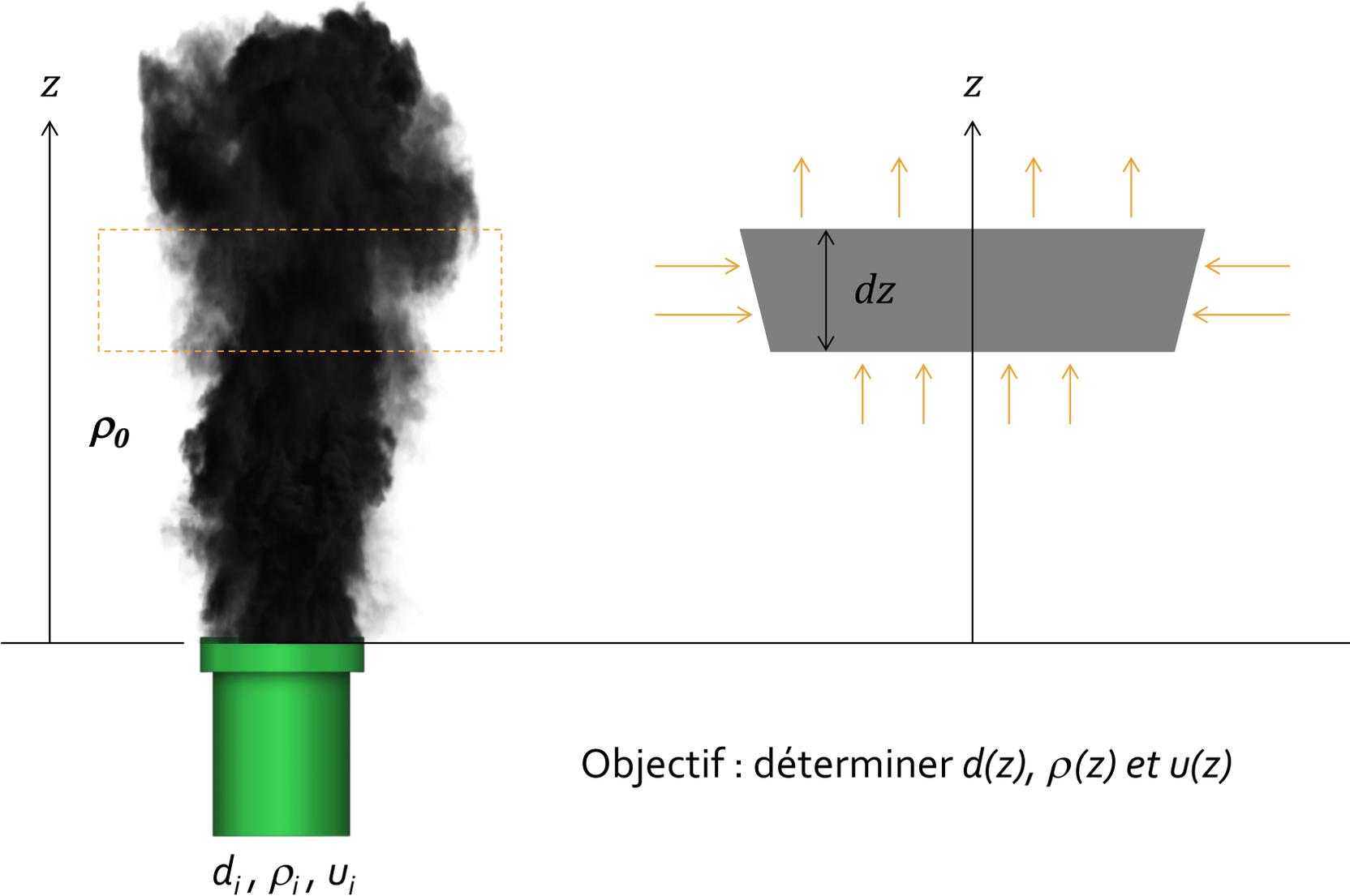
## *Sommaire*

- 1 — La théorie du panache turbulent**
- 2 — Les fumées (définition et ordres de grandeur)**
- 3 — Le remplissage et la vidange d'un local (comme exemple)**
- 4 — Les expériences à échelle réduite et les similitudes**
- 5 — Quelques problèmes spécifiques**

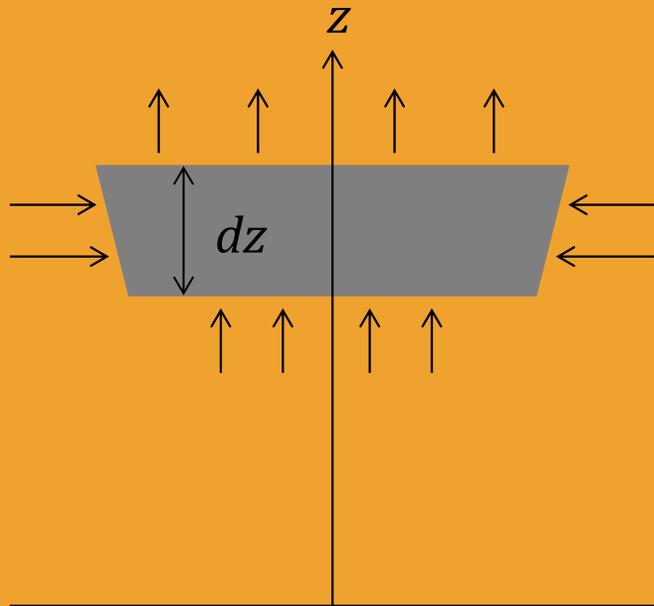
# PANACHE TURBULENT

# PANACHE TURBULENT

*Données & variables*



# PANACHE TURBULENT

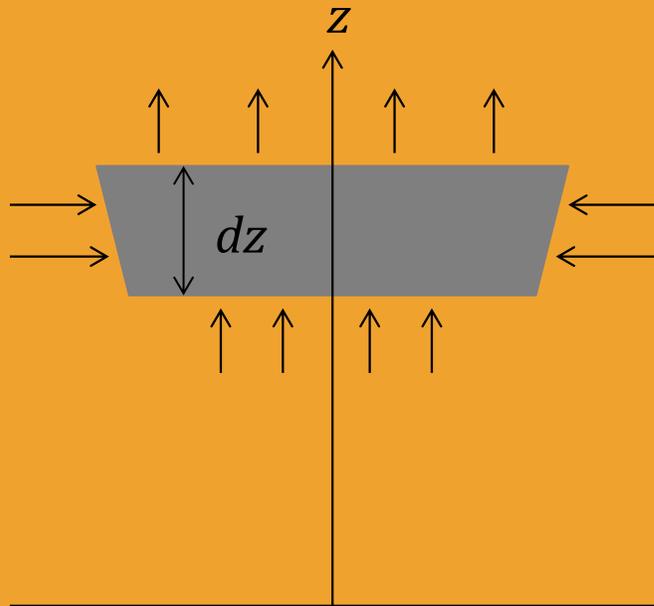


## Conservation du débit massique

$$\left( \rho u \frac{\pi d^2}{4} \right)_z - \left( \rho u \frac{\pi d^2}{4} \right)_{z+dz} + \rho_0 u_e \pi d dz = 0$$

$$\Rightarrow \frac{d}{dz} (\rho u d^2) = 4 \rho_0 u_e d \quad \mathbf{1}$$

# PANACHE TURBULENT



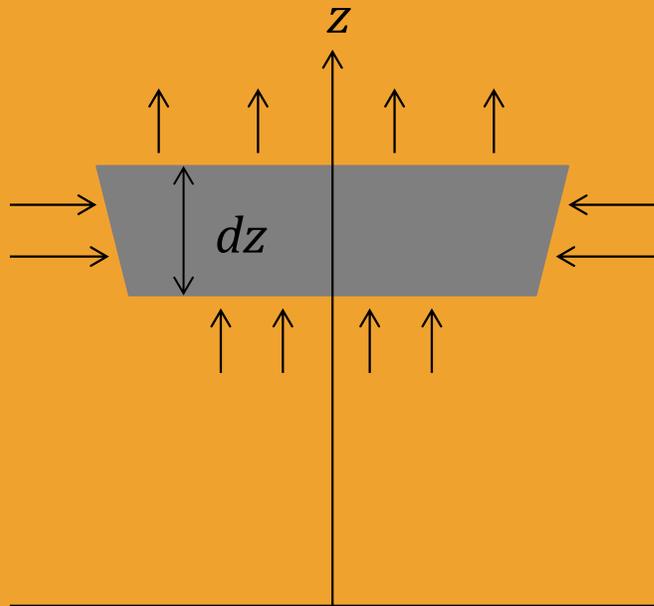
## Conservation du débit volume

$$\left( u \frac{\pi d^2}{4} \right)_z - \left( u \frac{\pi d^2}{4} \right)_{z+dz} + u_e \pi d dz = 0$$

$$\Rightarrow \frac{d}{dz} (u d^2) = 4 u_e d$$

2

# PANACHE TURBULENT



$$\frac{d}{dz}(\rho u d^2) = 4 \rho_0 u_e d \quad \text{①}$$

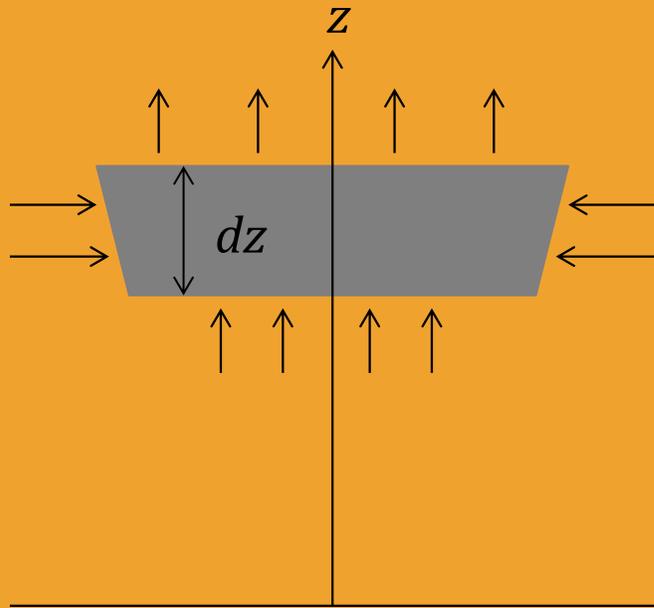
$$\frac{d}{dz}(\rho_0 u d^2) = 4 \rho_0 u_e d \quad \text{②}$$

$$\frac{d}{dz}(\Delta \rho u d^2) = 0 \quad \text{③}$$

## Conservation du débit de flottabilité

$$B = \frac{\Delta \rho}{\rho_0} u g \frac{\pi d^2}{4} \quad (m^4 / s^3)$$

# PANACHE TURBULENT



## Variation de la quantité de mouvement

$$-\left(\rho u^2 \frac{\pi d^2}{4}\right)_z + \left(\rho u^2 \frac{\pi d^2}{4}\right)_{z+dz} = -\rho g \frac{\pi d^2}{4} dz + \rho_0 g \frac{\pi d^2}{4} dz$$

$$\Rightarrow \frac{d}{dz}(\rho u^2 d^2) = \Delta \rho g d^2 \quad \mathbf{4}$$

# PANACHE TURBULENT

## Vitesse d'entraînement

$$\frac{d}{dz}(u d^2) = 4u_e \pi d \quad \bullet \quad \frac{d}{dz}(\rho u^2 d^2) = \Delta \rho g d^2 \quad \bullet \quad \frac{d}{dz}(\Delta \rho u d^2) = 0$$

### Modèle de Morton, Turner & Taylor (1956)

Approximation de Boussinesq avec le modèle de fermeture :  $u_e = \alpha u$

$$\frac{d}{dz}(u d^2) = 4\alpha u d \quad \bullet \quad \frac{d}{dz}(u^2 d^2) = \eta g d^2 \quad \bullet \quad \frac{d}{dz}(\eta u d^2) = 0 \quad \left( \eta = \frac{\Delta \rho}{\rho_0} \right)$$

### Cas général non-Boussinesq

Avec le modèle de fermeture :  $u_e = \alpha u \sqrt{\frac{\rho}{\rho_0}}$   $\left( \eta = \frac{\Delta \rho}{\rho} \text{ et } \delta = \sqrt{\frac{\rho}{\rho_0}} d \right)$

$$\frac{d}{dz}(u \delta^2) = 4\alpha u \delta \quad \bullet \quad \frac{d}{dz}(u^2 \delta^2) = \eta g \delta^2 \quad \bullet \quad \frac{d}{dz}(\eta u \delta^2) = 0$$

# PANACHE TURBULENT

$$\frac{d}{dz}(u\delta^2) = 4\alpha u\delta$$

$$\frac{d}{dz}(u^2\delta^2) = \eta g \delta^2$$

$$\frac{d}{dz}(\eta u\delta^2) = 0$$

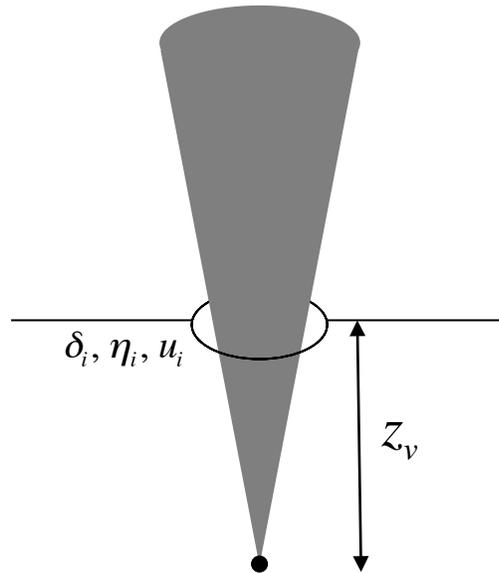
Recherche de solutions similaires :

$$u = C_1 z^a \quad \bullet \quad \delta = C_2 z^b \quad \bullet \quad \eta = C_3 z^c$$

$$\Rightarrow \begin{cases} u(z) = \frac{1}{2} \left( \frac{25}{6\pi\alpha^2} \right)^{1/3} B^{1/3} z^{-1/3} \\ \delta(z) = \frac{12\alpha}{5} z \approx 0,24 z \\ \eta(z) = \frac{1}{3g} \left( \frac{25}{6\pi\alpha^2} \right)^{2/3} B^{2/3} z^{-5/3} \end{cases}$$

# PANACHE TURBULENT

*Source virtuelle*



$$u(z) = \frac{1}{2} \left( \frac{25}{6\pi\alpha^2} \right)^{1/3} B^{1/3} (z + z_v)^{-1/3}$$

$$\delta(z) = \frac{12\alpha}{5} (z + z_v)$$

$$\eta(z) = \frac{1}{3g} \left( \frac{25}{6\pi\alpha^2} \right)^{2/3} B^{2/3} (z + z_v)^{-5/3}$$

**Modèle du « panache pur »**

- Bon en champ lointain
- Mauvais en champ proche

# PANACHE TURBULENT

## *Invariants & fonction « panache »*

Les 2 invariants tirés des solutions similaires sont :

$$B = \eta u g \frac{\pi \delta^2}{4} = \eta_i u_i g \frac{\pi \delta_i^2}{4} \quad (\text{débit de flottabilité})$$

et

$$Ri = \frac{\eta g \delta}{u^2} = \frac{16\alpha}{5} = \text{constante}$$

A partir de  $Ri$ , on définit la fonction  $\Gamma(z)$  :

$$\Gamma(z) = \frac{5}{16\alpha} \frac{\eta g \delta}{u^2}$$

- qui vaut 1 pour le modèle de « panache pur »
- telle que  $\lim_{\infty} \Gamma(z) = 1$  hors du cadre restrictif des solutions similaires

# PANACHE TURBULENT

## *Col & maximum de vitesse*

Retour aux équations de conservation (non-Boussinesq) :

$$\frac{d}{dz}(u\delta^2) = 4\alpha u\delta \quad \bullet \quad \frac{d}{dz}(u^2\delta^2) = \eta g\delta^2 \quad \bullet \quad \frac{d}{dz}(\eta u\delta^2) = 0$$

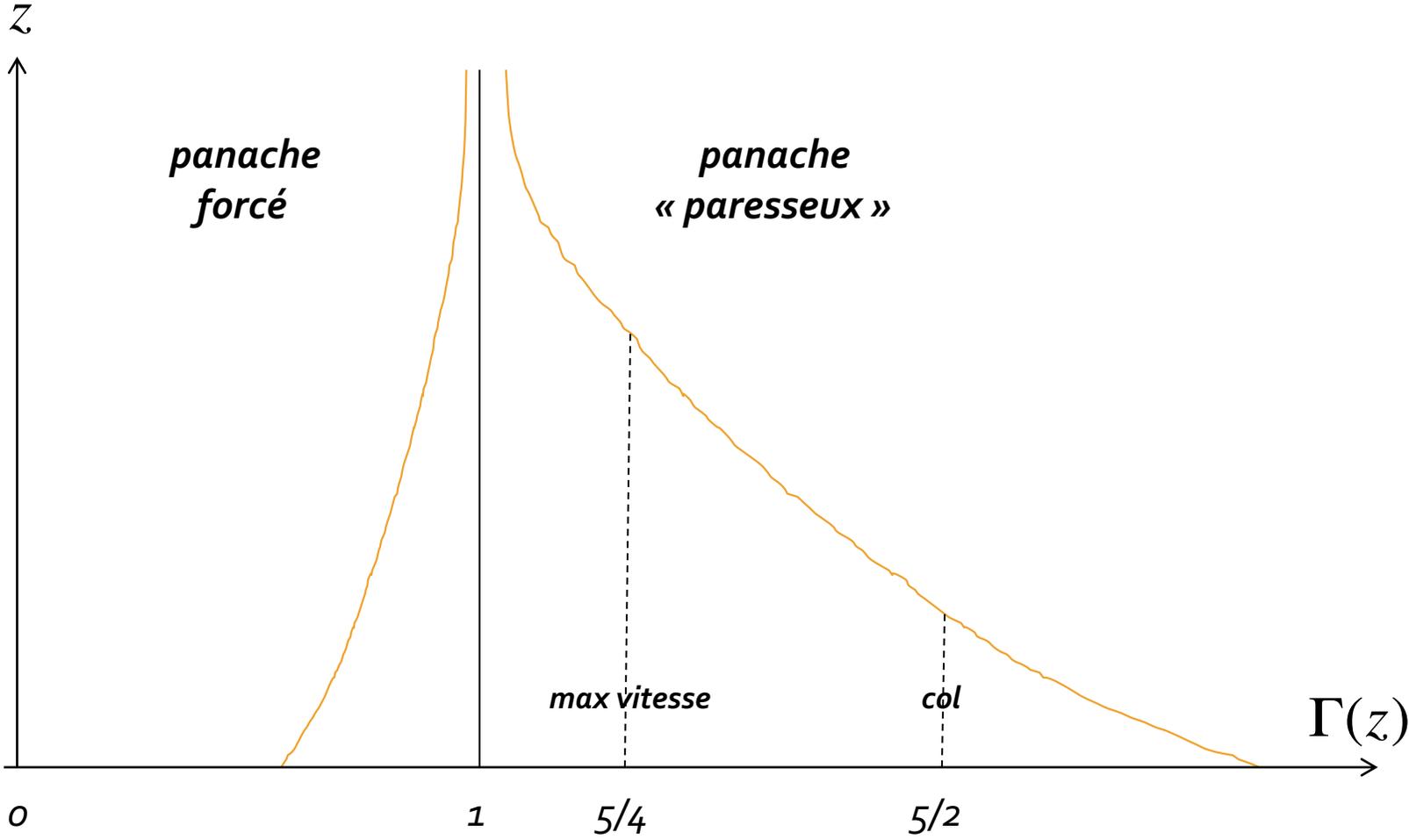
On explicite les dérivées premières :

$$\frac{du}{dz} = \frac{16\alpha}{5} \frac{u}{\delta} \left( \Gamma - \frac{5}{4} \right) \quad \bullet \quad \frac{d\delta}{dz} = -\frac{8\alpha}{5} \left( \Gamma - \frac{5}{2} \right) \quad \bullet \quad \frac{d\eta}{dz} = -\frac{64\alpha^2}{5g} \frac{u^2}{\delta^2} \Gamma$$

$$\Rightarrow \begin{cases} \text{maximum de vitesse pour : } \Gamma = \frac{5}{4} \\ \text{minimum de "diamètre" (col) pour : } \Gamma = \frac{5}{2} \end{cases}$$

# PANACHE TURBULENT

*Evolution de  $\Gamma(z)$*



# PANACHE TURBULENT

## Classification

Jet pur (pure jet)	$\Gamma_i \approx 0$	
Panache forcé (forced plume)		
Panache pur (pure plume)	$\Gamma_i = 1$	
Panache paresseux (lazy plume)		
Panache de convection naturelle (pure buoyant plume)	$\Gamma_i \rightarrow \infty$	 

*Différents régimes de panaches en fonction de la valeur de  $\Gamma_i$*

# PANACHE TURBULENT

## *Solutions exactes*

La fonction  $\Gamma(z)$  est donnée par l'équation différentielle :

$$\frac{d\Gamma}{dz} = \pm \Lambda_i \Gamma^{1/2} |1 - \Gamma|^{13/10}$$

*Pas de solutions analytiques*

=> Fonction « bêta » à tabuler ou utilisation de solutions asymptotiques raccordées

---

... après un peu d'algèbre :

$$u(z) = u_i \left( \frac{\Gamma_i}{\Gamma} \right)^{1/2} \left( \frac{\Gamma - 1}{\Gamma_i - 1} \right)^{1/10} \quad \bullet \quad \delta(z) = \delta_i \left( \frac{\Gamma}{\Gamma_i} \right)^{1/2} \left( \frac{\Gamma_i - 1}{\Gamma - 1} \right)^{3/10} \quad \bullet \quad \eta(z) = \eta_i \left( \frac{\Gamma_i}{\Gamma} \right)^{1/2} \left( \frac{\Gamma - 1}{\Gamma_i - 1} \right)^{1/2}$$

# PANACHE TURBULENT

## *Solutions exactes*

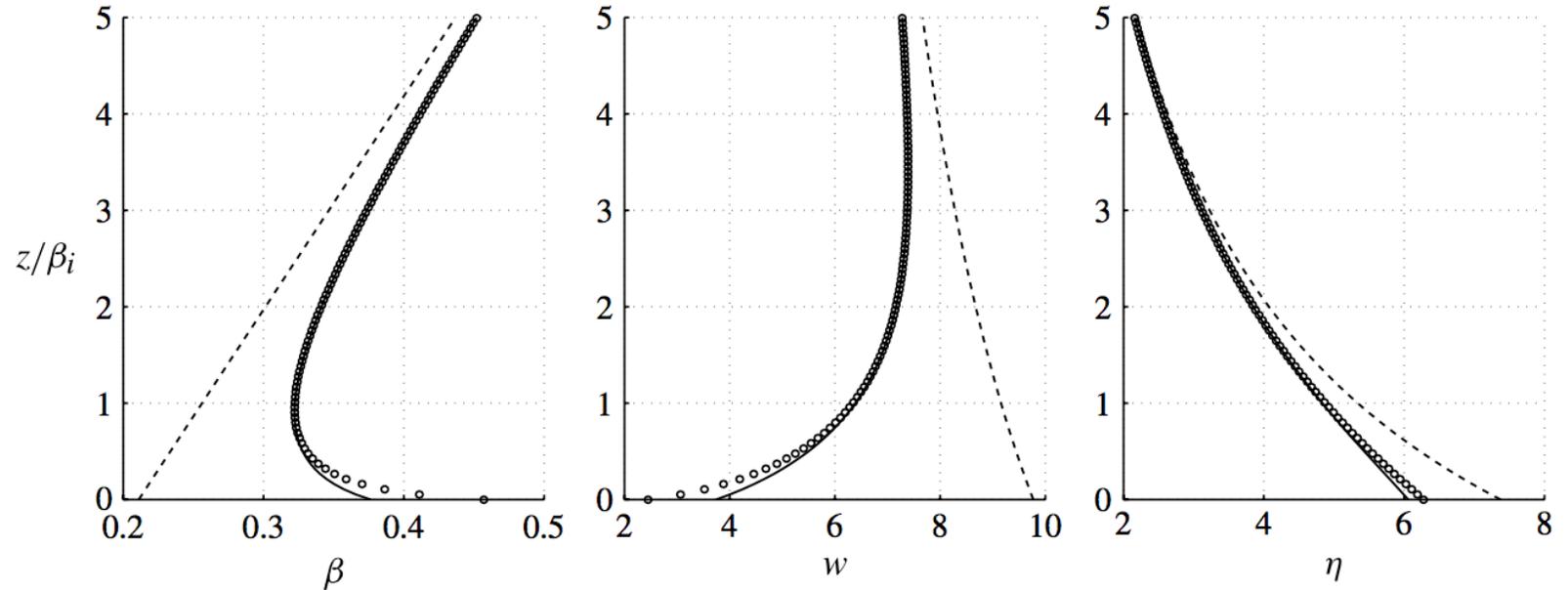


FIGURE 5. Vertical evolutions of the plume variables in a lazy case ( $\Gamma_i = 10$ , with  $\beta_i = 0.3764$  m,  $w_i = 3.7393$  m s<sup>-1</sup> and  $\eta_i = 6.0588$ ). Continuous line, numerical solutions. Symbols  $\circ$ , relations (1.3) obtained by using the outer solution (3.2). Dashed line, similarity solutions.

# PANACHE TURBULENT

## Modèle d'Heskestad

Aujourd'hui, en ingénierie du feu, on utilise les solutions similaires :

$$u(z) = \frac{1}{2} \left( \frac{25}{6\pi\alpha^2} \right)^{1/3} B^{1/3} (z + z_v)^{-1/3}$$

$$\delta(z) = \frac{12\alpha}{5} (z + z_v)$$

$$\eta(z) = \frac{1}{3g} \left( \frac{25}{6\pi\alpha^2} \right)^{2/3} B^{2/3} (z + z_v)^{-5/3}$$

Pour le passage du densimétrique au thermique :

$$B = \frac{g\dot{Q}_c}{\rho_0 C_p T_0} \quad \& \quad \eta = \frac{\Delta\rho}{\rho} = \frac{\Delta T}{T_0}$$

⇒ Relations d'Heskestad

$$u(z) = 10,3 \dot{Q}_c^{1/3} (z + z_v)^{-1/3} \cdot d(z) = 0,24 \sqrt{\frac{T}{T_0}} (z + z_v) \cdot \frac{\Delta T}{T_0} (z) = 8,5 \dot{Q}_c^{2/3} (z + z_v)^{-5/3}$$

avec  $\dot{Q}_c$  exprimé en MW et pour  $\rho_0 = 1,2 \text{ kg/m}^3$ ,  $C_p = 1000 \text{ J/kgK}$  et  $T_0 = 293\text{K}$

# PANACHE TURBULENT

## *Bibliographie sélective*

**Morton B. R., Taylor G. I. & Turner J. S.**, Turbulent gravitational convection from maintained and instantaneous Sources, *Proceeding of the Royal Society of London A*, 1956

**Turner J. S.**, Buoyant plumes and thermals, *Annual Review of Fluid Mechanics*, 1969

**Heskestad G.**, Engineering relations for fire plume, *Fire Safety Journal*, 1984

**Rooney G. G. & Linden P. F.**, Similarity considerations for non-Boussinesq plumes in an unstratified environment, *Journal of Fluid Mechanics*, 1996

**Hunt G. R. & Kaye N. B.**, Virtual origin correction for lazy turbulent plumes, *Journal of Fluid Mechanics*, 2001

**Fanneløp T. K. & Webber D. M.**, On buoyant plumes rising from area sources in a calm environment, *Journal of Fluid Mechanics*, 2003

**Hunt G. R. & Kaye N. B.**, Lazy plumes, *Journal of Fluid Mechanics*, 2005

**Michaux G. & Vauquelin O.**, Solutions for plumes rising from circular sources, *Physics of Fluids*, 2008

**Candelier F. & Vauquelin O.**, Matched asymptotic solutions for turbulent plumes, *Journal of Fluid Mechanics*, 2012

# LES FUMÉES

# LES FUMÉES

## Définition



**Feu**

*propriétés physiques, surface, puissance ...*

**Panache de fumées**  
*produits de combustion et air*

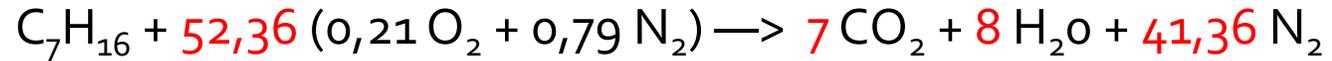
débit ?  
température ?



# LES FUMÉES

## Estimation des débits

### Feux de bac (Heptane)



Masse de combustible :  $7 \times 12 + 16 \times 1 = 100 \text{ g}$

Masse d'air consommée :  $52,36 \times 24 = 1\,257 \text{ litres}$ , soit donc  $\sim 1\,500 \text{ g}$

Chaleur massique de combustion :  $\Delta H_c = 44,6 \text{ MJ/kg}$

$\Rightarrow \Delta T \approx 2\,700 \text{ K}$

Avec 30 % de l'énergie rayonnée, on corrige :  $\Delta T \approx 1\,800 \text{ K}$

Débit massique de combustible  $\approx 0,1 (1 - e^{-0,8D}) \pi D^2/4$  (pour l'heptane)

$D = 1 \text{ m} \Rightarrow$  Débit volumique (produits de combustion)  $\approx 4 \text{ m}^3/\text{s}$  (1 MW)

$D = 2 \text{ m} \Rightarrow$  Débit volumique (produits de combustion)  $\approx 25 \text{ m}^3/\text{s}$  (6 MW)

$D = 5 \text{ m} \Rightarrow$  Débit volumique (produits de combustion)  $\approx 200 \text{ m}^3/\text{s}$  (50 MW)

# LES FUMÉES

## *Estimation des débits*

Quel est le  $\Gamma_i$  d'un feu ?

$$\Delta T \approx 1800 \text{ K}$$
$$Q_{\text{vol}} = 4 \text{ m}^3/\text{s}$$



$$D = 1 \text{ m}$$

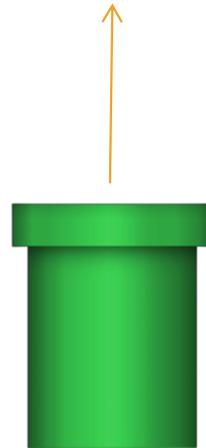
# LES FUMÉES

## Estimation des débits

Quel est le  $\Gamma_i$  d'un feu ?

$$\Delta T \approx 1800 \text{ K}$$

$$Q_{\text{vol}} = 4 \text{ m}^3/\text{s}$$



$$D = 1 \text{ m}$$

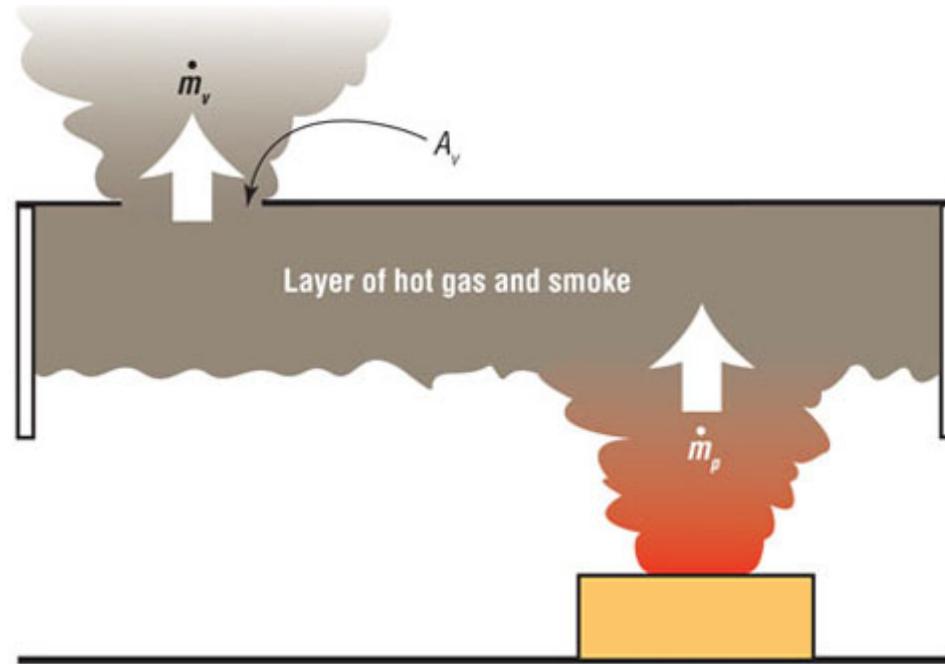
$$\Rightarrow \Gamma_i \sim 2-3$$

*la question reste ouverte ...*

# VENTILATION NATURELLE

# VENTILATION NATURELLE

## Principe



Un problème simple mais riche d'un point de vue phénoménologique :

- Processus de formation d'une couche,
- nature des écoulements aux ouvertures,
- dynamique transitoire (*overshoot* et oscillations) ...

# VENTILATION NATURELLE

## *Modèles et hypothèses*

### *Un peu d'histoire ...*

#### **Article pionnier pour le remplissage : Baines & Turner (1969)**

« *Filling-box model* » basé sur les hypothèses suivantes :

- Panache pur (modèle Boussinesq)
- Fine couche à  $t = 0$  à la température du panache à l'impact
- Pas d'*overturning* ( $S^{1/2} > H$ )
- Couche homogène à chaque instant
- Interface non perturbée par les écoulements entrants

#### **Prise en compte de la vidange simultanée : Linden, Lane-Serff & Smeed (1990)**

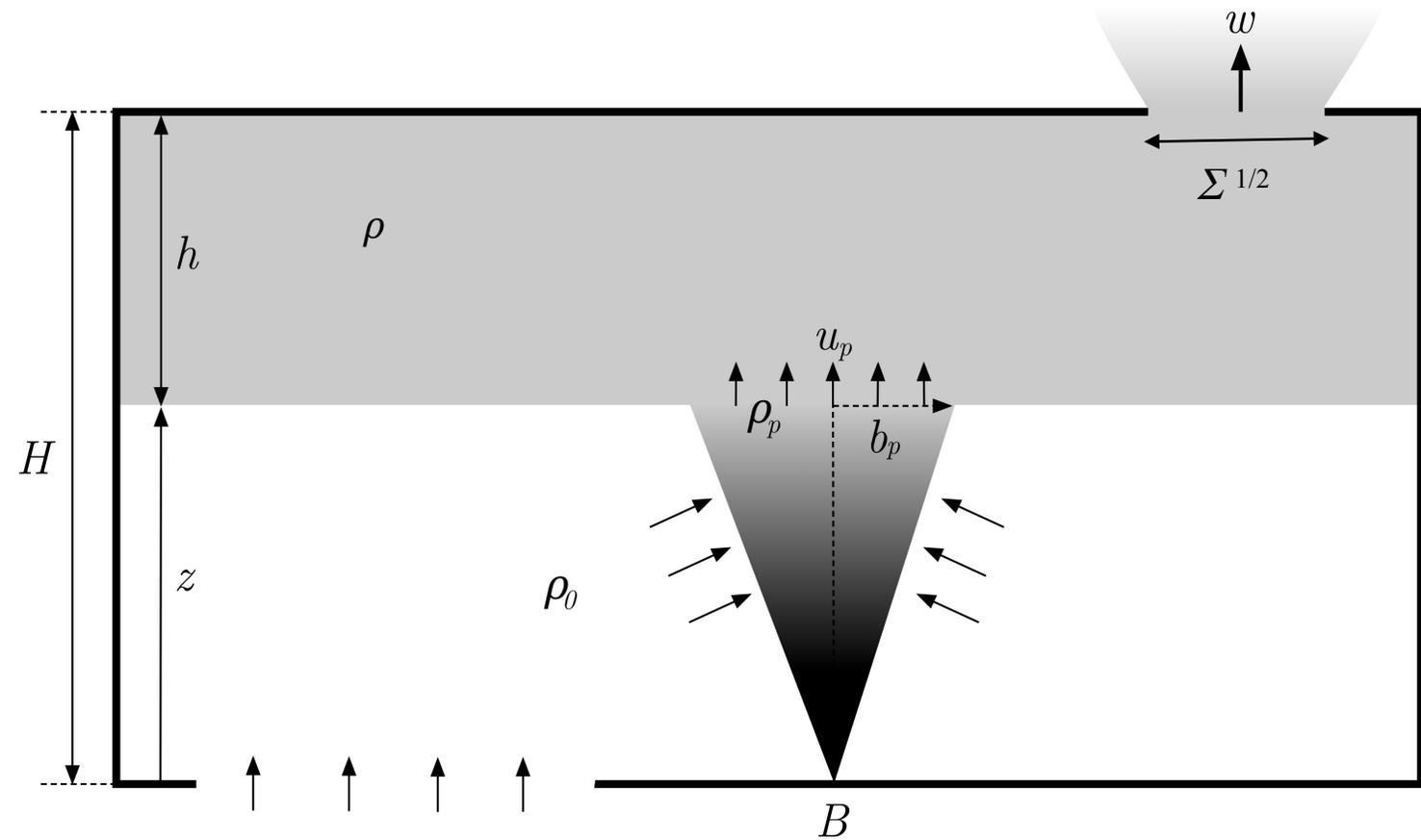
« *Filling-Emptying model* » basé sur les mêmes hypothèses et pour des écoulements monodirectionnels aux ouvertures (ventilation par déplacement)

#### **Pour la problématique incendie**

⇒ Généralisation de ces modèles au cas non-Boussinesq

# VENTILATION NATURELLE

## Configuration étudiée



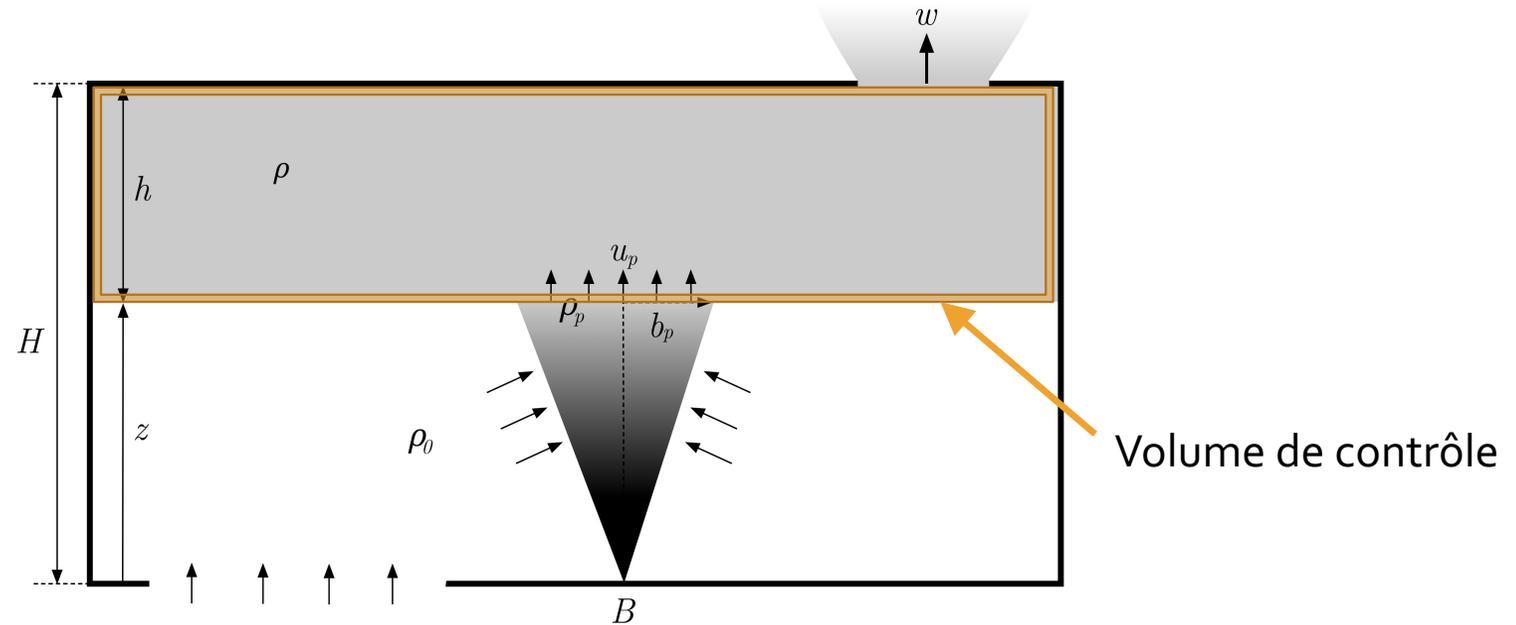
$$B(m^4 s^{-3}) = \frac{\Delta\rho}{\rho_0} g q$$

$$\dot{Q}(W) = \rho C_p q \Delta T$$

$$\left[ B = \frac{g}{\rho_0 T_0 C_p} \dot{Q} \right]$$

# VENTILATION NATURELLE

## Mise en équations



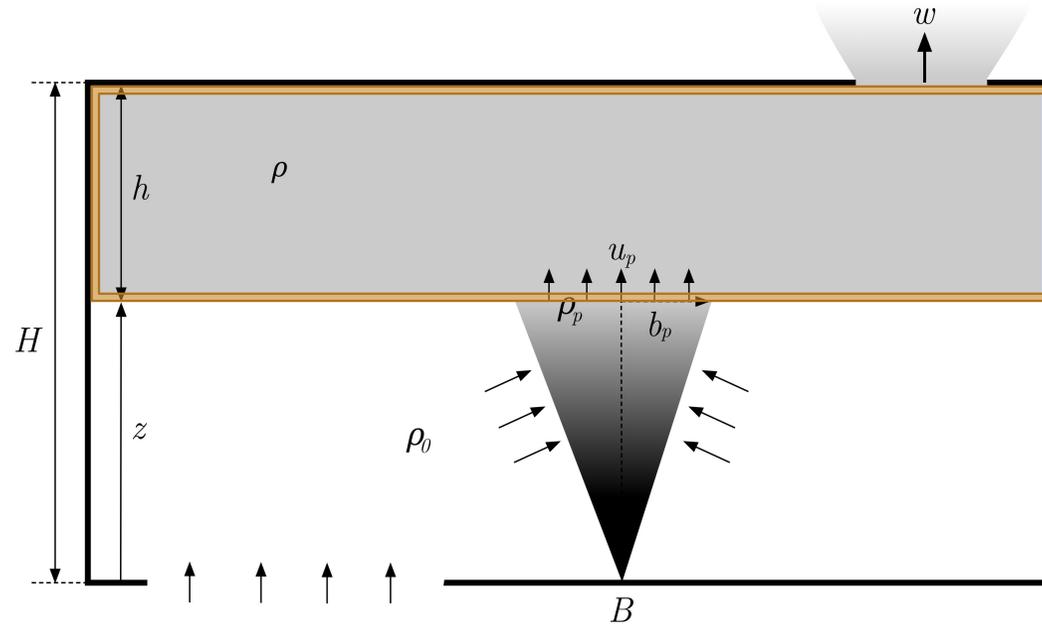
$$\frac{d\rho Sh}{dt} = \rho_p \pi b_p^2 u_p \Big|_{z=H-h} - \rho w \Sigma$$

$$\frac{d}{dt} \left[ g \frac{\Delta\rho}{\rho_0} Sh \right] = B - g \frac{\Delta\rho}{\rho_0} w \Sigma$$

$$\frac{1}{2} \rho \left( \frac{w}{C_d} \right)^2 = \Delta\rho gh$$

# VENTILATION NATURELLE

## Modèle de panache



$$\frac{d\rho Sh}{dt} = \rho_p \pi b_p^2 u_p \Big|_{z=H-h} - \rho w \Sigma$$

$$\frac{d}{dt} \left[ g \frac{\Delta\rho}{\rho_0} Sh \right] = B - g \frac{\Delta\rho}{\rho_0} w \Sigma$$

$$\frac{1}{2} \rho \left( \frac{w}{C_d} \right)^2 = \Delta\rho gh$$

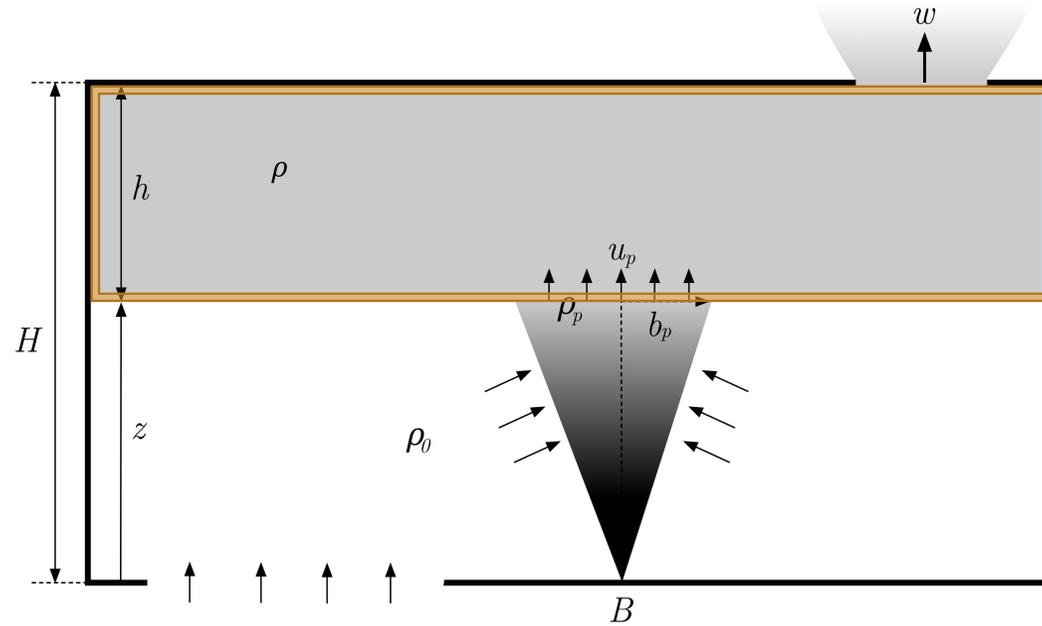
$$u_p(z) = A^{1/3} B^{1/3} z^{-1/3}$$

$$b_p(z) = \frac{6\alpha}{5} z \left[ \frac{\rho_0}{\rho_p(z)} \right]^{1/2} = \frac{6\alpha}{5} z \sqrt{1 + \eta_p(z)}$$

$$\eta_p(z) = \frac{\rho_0 - \rho_p(z)}{\rho_p(z)} = \frac{4}{3g} A^{2/3} B^{2/3} z^{-5/3}$$

# VENTILATION NATURELLE

## Adimensionnement



$$\frac{d\zeta}{d\tau} = \Lambda \omega - \kappa \Theta^{1/2} (\zeta^{5/3} + \Theta)$$

$$\frac{d\eta}{d\tau} = \frac{1 + \eta}{1 - \zeta} \kappa \Theta^{1/2} (\Theta - \eta \zeta^{5/3})$$

$$\omega = \sqrt{\eta(1 - \zeta)}$$

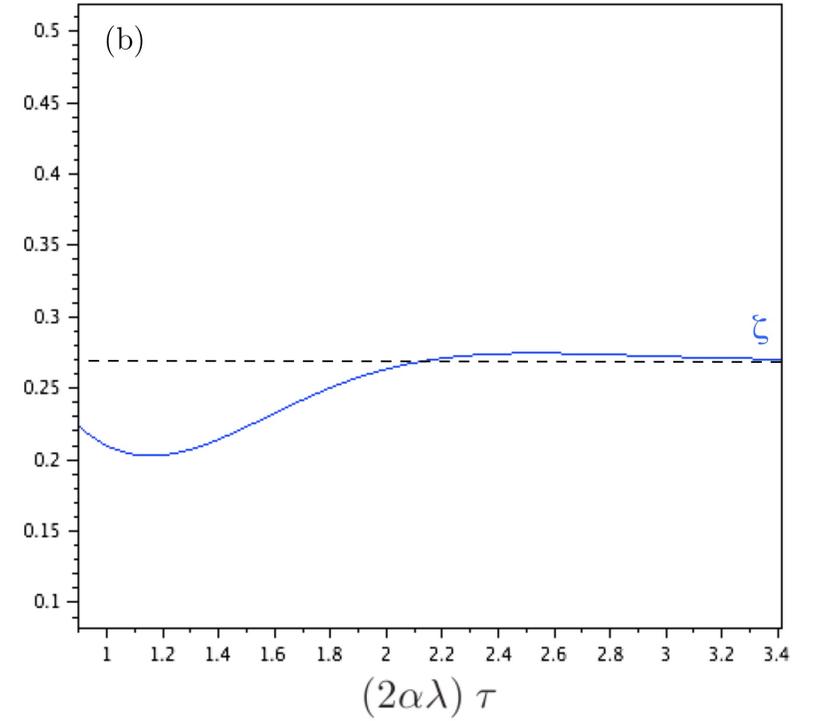
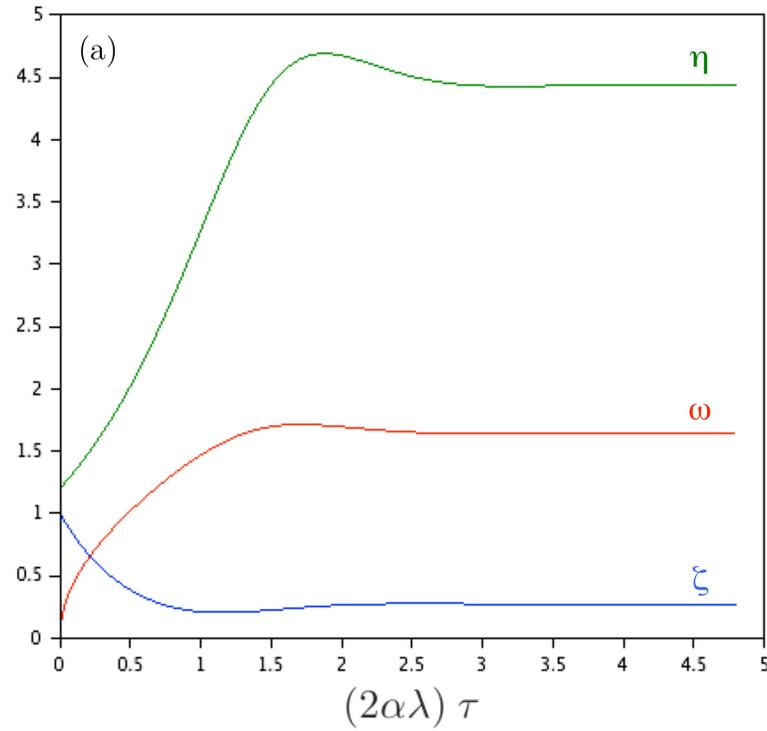
Variables sans dimension / Paramètres de contrôle

$$\zeta = \frac{z}{H} \quad \eta = \frac{\Delta\rho}{\rho} \quad \omega = \frac{w}{\sqrt{gH}}$$

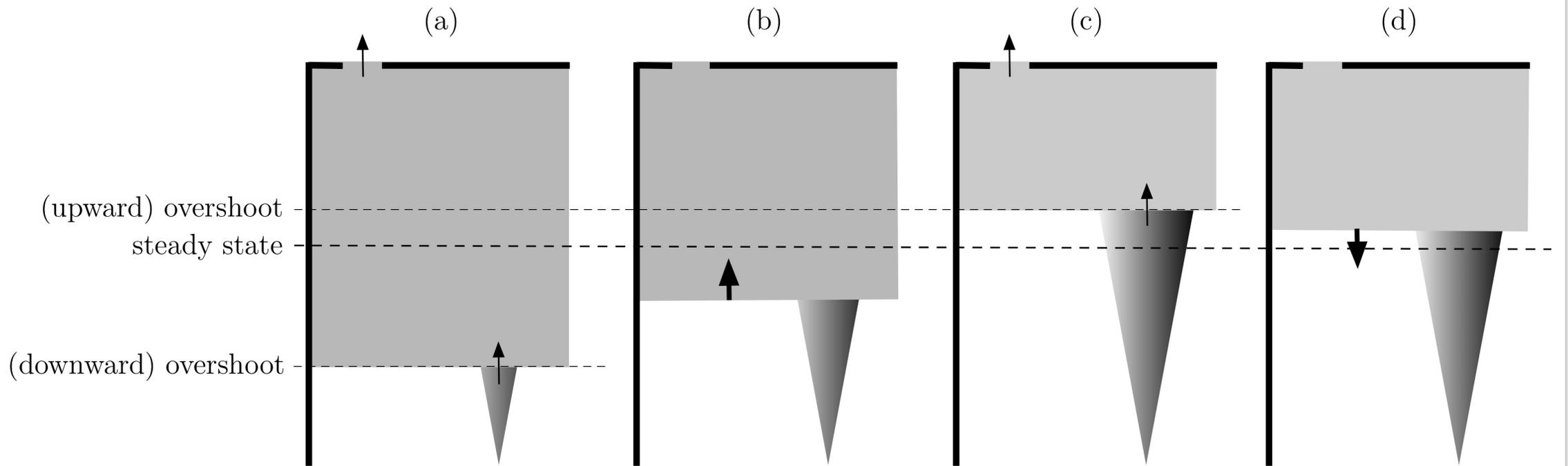
$$\Lambda = \frac{\Sigma}{H^2} \quad \Theta = \frac{4A^{2/3} B^{2/3}}{3g H^{5/3}}$$

# VENTILATION NATURELLE

## Résolution numérique



# VENTILATION NATURELLE



## VENTILATION NATURELLE

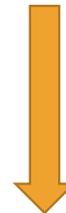
### *Linéarisation*

$$\zeta = \zeta_{ss} + \zeta' \quad \eta = \eta_{ss} + \eta' \quad \omega = \omega_{ss} + \omega'$$

---

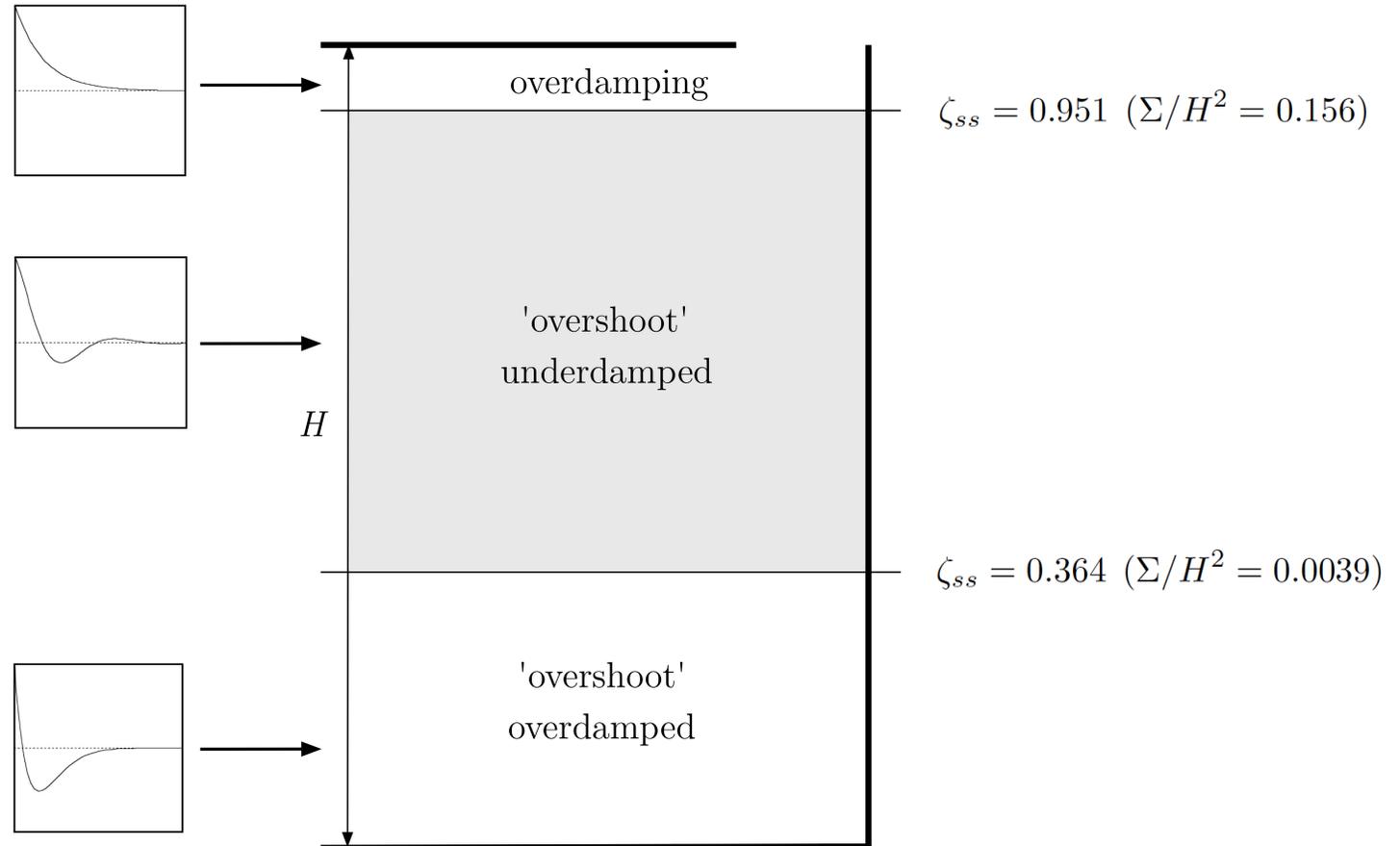
$$\frac{d^2}{d\tau^2} \begin{pmatrix} \zeta' \\ \eta' \\ \omega' \end{pmatrix} + A_1 \frac{d}{d\tau} \begin{pmatrix} \zeta' \\ \eta' \\ \omega' \end{pmatrix} + A_2 \begin{pmatrix} \zeta' \\ \eta' \\ \omega' \end{pmatrix} = 0$$

- $A_1$  et  $A_2$  sont des fonctions de  $\Lambda$ ,  $\Theta$  et  $\zeta_{ss}$
- Le régime oscillant sous-amorti est obtenu si  $A_1^2 < 4 A_2$
- Dans le cas où  $\Theta \approx 0$  (approximation de Boussinesq)



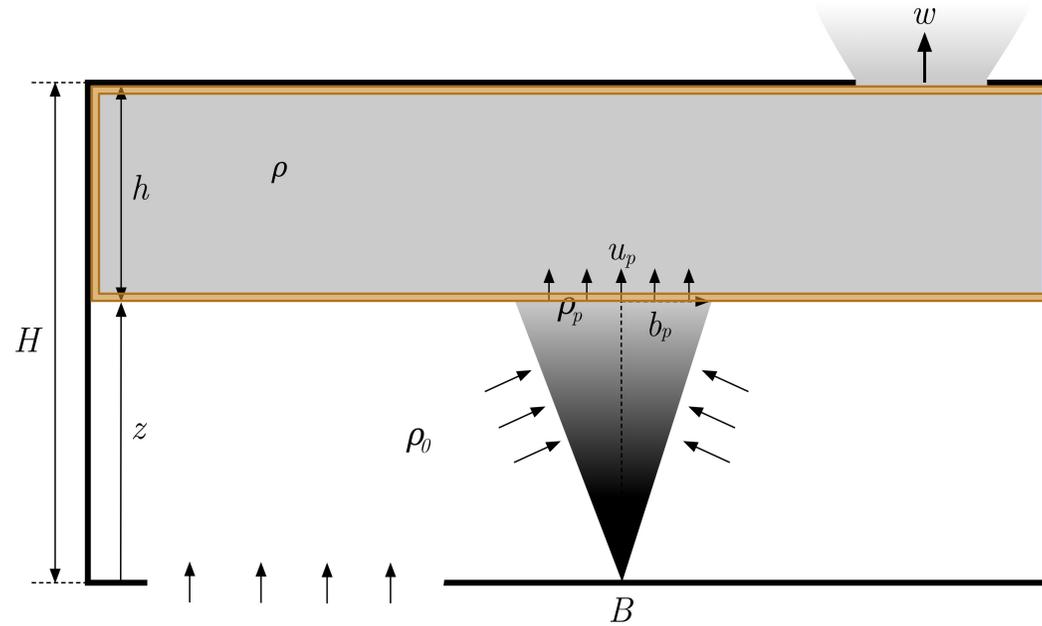
# VENTILATION NATURELLE

## Régimes



# VENTILATION NATURELLE

## Solution stationnaire



$$\frac{d\zeta}{d\tau} = \Lambda \omega - \kappa \Theta^{1/2} (\zeta^{5/3} + \Theta)$$

$$\frac{d\eta}{d\tau} = \frac{1 + \eta}{1 - \zeta} \kappa \Theta^{1/2} (\Theta - \eta \zeta^{5/3})$$

$$\omega = \sqrt{\eta(1 - \zeta)}$$

$$\frac{\zeta_{ss}^{5/3} (\zeta_{ss}^{5/3} + \Theta)^2}{1 - \zeta_{ss}} = \frac{\Lambda^2}{\kappa^2}$$

$$\eta_{ss} = \frac{\Theta}{\zeta_{ss}^{5/3}}$$

$$\omega_{ss} = \frac{\kappa \Theta^{1/2}}{\Lambda} (\zeta_{ss}^{5/3} + \Theta)$$

## VENTILATION NATURELLE

*Formule du « petit feu »*

$$\frac{\zeta_{ss}^{5/3} (\zeta_{ss}^{5/3} + \Theta)^2}{1 - \zeta_{ss}} = \frac{\Lambda^2}{\kappa^2}$$

retour aux grandeurs physiques dimensionnelles



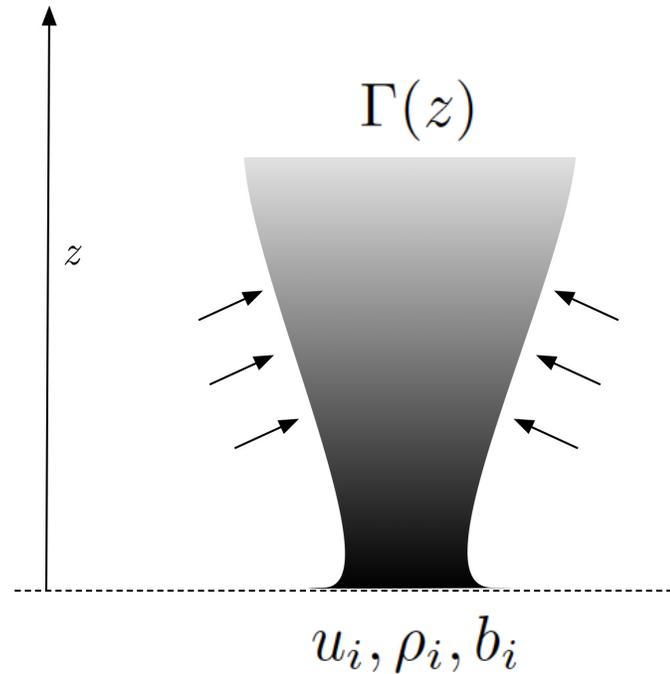
$$\Sigma(m^2) = 0,04 \frac{z^{5/6} \left( z^{5/3} + 8,1 \dot{Q}_c^{2/3} \right)}{\sqrt{H - z}} \quad (\text{avec } \dot{Q}_c \text{ en MW})$$

formule du « petit feu » de l'IT 246 (désenfumage naturel)



# VENTILATION NATURELLE

## Fonction panache



$$\Gamma_i = \frac{5}{8\alpha} \frac{\Delta\rho_i g b_i}{\sqrt{\rho_i \rho_0} u_i^2}$$

$\Gamma_i > 1$  : panache paresseux

$\Gamma_i = 1$  : panache pur

$\Gamma_i < 1$  : panache forcé

## VENTILATION NATURELLE

### Fonction panache à l'exutoire

$$\Gamma_{\text{exu}} = \frac{5}{8\alpha} \frac{\Delta\rho_{ss} g \sqrt{\Sigma}}{\sqrt{\rho_{ss} \rho_0} \omega_{ss}^2}$$

$$\frac{\zeta_{ss}^{5/3} (\zeta_{ss}^{5/3} + \Theta)^2}{1 - \zeta_{ss}} = \frac{\Lambda^2}{\kappa^2}$$

$$\eta_{ss} = \frac{\Theta}{\zeta_{ss}^{5/3}}$$

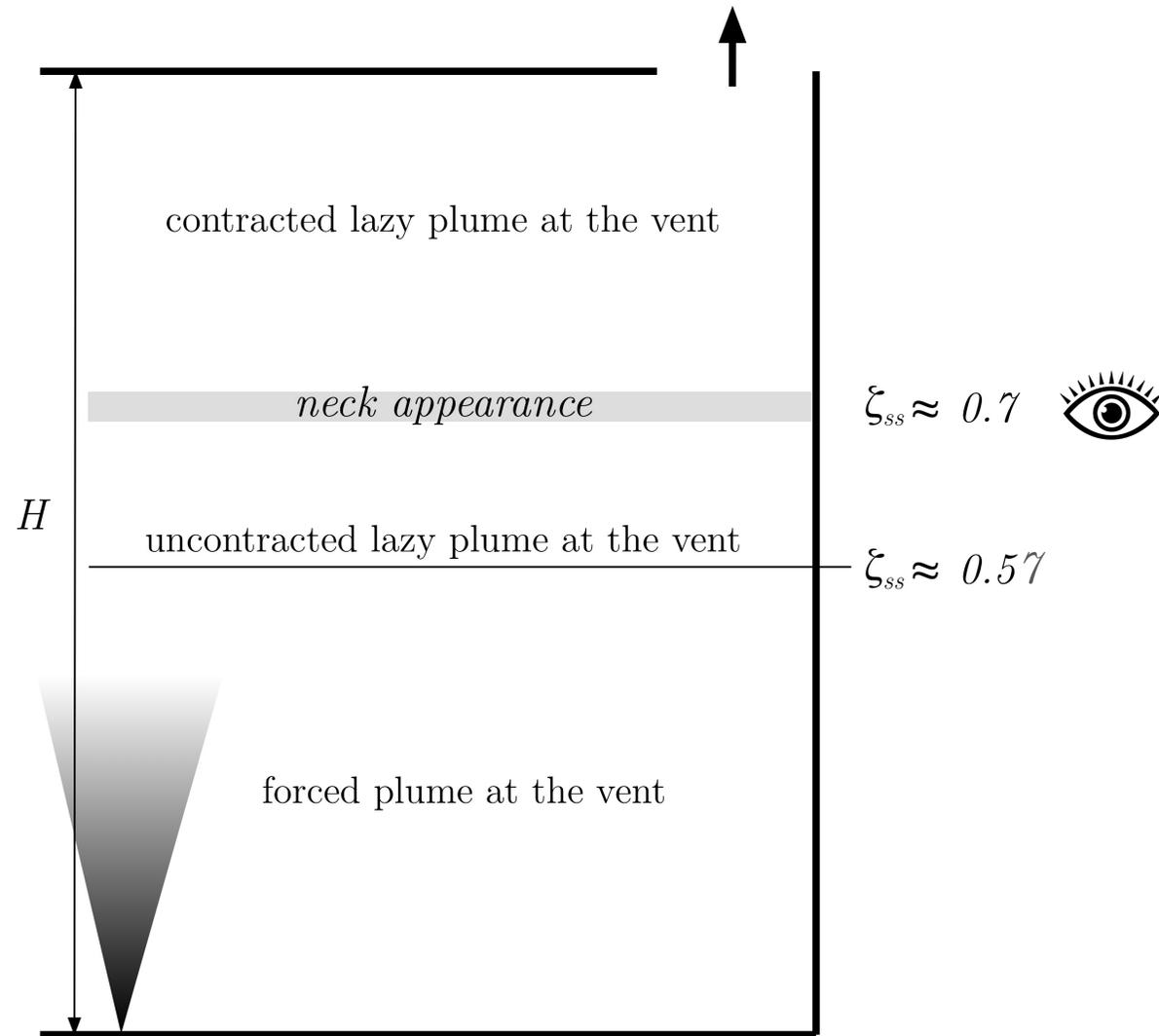
$$\omega_{ss} = \frac{\kappa \Theta^{1/2}}{\Lambda} (\zeta_{ss}^{5/3} + \Theta)$$

$$\Gamma_{\text{exu}} = \left(\frac{3}{4}\right)^{5/4} \left(\frac{\zeta_{ss}}{1 - \zeta_{ss}}\right)^{5/4}$$

$$\Rightarrow \zeta_{ss} = \frac{1}{1 + \frac{3}{4\Gamma_{\text{exu}}^{4/5}}}$$

# VENTILATION NATURELLE

## Régimes à l'exutoire



# VENTILATION NATURELLE

## *Bibliographie sélective*

**Baines W. D. & Turner J. S.**, Turbulent buoyant convection from a source in a confined region, *Journal of Fluid Mechanics*, 1969

**Worster M. G. & Huppert H. E.**, Time-dependent profiles in a filling box, *Journal of Fluid Mechanics*, 1983

**Quintiere J. G.**, Fundamentals of enclosure fire « zone » models, *Journal of Fire Protection Engineering*, 1989

**Linden P. F., Lane-Serff G. F. & Smeed D.**, Emptying filling boxes, the fluid mechanics of natural ventilation, *Journal of Fluid Mechanics*, 1990

**Rooney G. G. & Linden P. F.**, Strongly buoyant plume similarity and small-fire ventilation, *Fire Safety J.*, 1997

**Kaye N. B. & Hunt G. R.**, Time-dependent flows in an emptying filling box, *Journal of Fluid Mechanics*, 2004

**Hunt G. R & Coffey C. J.**, Emptying boxes – classifying transient natural ventilation flows, *Journal of Fluid Mechanics*, 2010

**Lane-Serff G. F. & Sandbach S. D.**, Emptying non-adiabatic filling box: the effects of heat transfers on the fluid dynamics of natural ventilation, *Journal of Fluid Mechanics*, 2012

**Vauquelin O.**, Oscillatory behaviour in an emptying-filling box, *Journal of Fluid Mechanics*, 2015

**Vauquelin O., Koutaiba E. M., Blanchard E. & Fromy P.**, The discharge plume parameter and its implications for an emptying-filling box, *Journal of Fluid Mechanics*, 2017

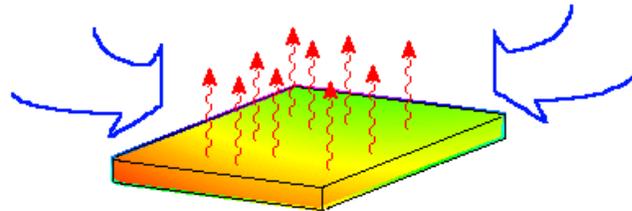
# SIMILITUDES



## SIMILITUDES

### *Convection naturelle*

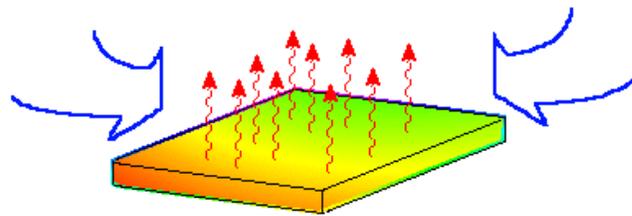
Pour simuler un panache d'incendie de  $1\text{ MW}$  (convectée) issu d'un bac de surface  $S$  ( $\sim 1\text{ m}^2$ ), calculer l'ordre de grandeur de la température qu'il faudrait imposer sur une plaque de même surface pour générer un panache de convection naturelle de même puissance



## SIMILITUDES

### *Convection naturelle*

Pour simuler un panache d'incendie de  $1\text{ MW}$  (convectée) issu d'un bac de surface  $S$  ( $\sim 1\text{ m}^2$ ), calculer l'ordre de grandeur de la température qu'il faudrait imposer sur une plaque de même surface pour générer un panache de convection naturelle de même puissance



$$\dot{Q}_c = h(T_p - T_0)S$$

$$\text{convection libre : } h = 10 - 50$$

$$\Rightarrow T_p - T_0 > 20\,000$$

## SIMILITUDES

### *Injection d'air chaud*

Calculer la valeur du débit volumique d'air chaud à  $100^{\circ}\text{C}$  qu'il serait nécessaire d'injecter pour simuler une puissance convective de  $1\text{ MW}$  sur une surface  $S$  ( $\sim 1\text{ m}^2$ )



## SIMILITUDES

### *Injection d'air chaud*

Calculer la valeur du débit volumique d'air chaud à  $100^{\circ}\text{C}$  qu'il serait nécessaire d'injecter pour simuler une puissance convective de  $1\text{ MW}$  sur une surface  $S$  ( $\sim 1\text{ m}^2$ )



$$q_f = \frac{\dot{Q}_c}{\rho_0 C_p T_0 \frac{\Delta T}{T}} \sim 13\text{ m}^3/\text{s}$$

$(4\text{ m}^3/\text{s}$  imposerait  $T = 970^{\circ}\text{C}$ )

## SIMILITUDES

### *Injection d'un gaz léger*

Calculer le débit volumique d'hélium ( $\rho = 0.17 \text{ kg/m}^3$ ) à température ambiante qu'il serait nécessaire d'injecter pour "simuler" une puissance convective de  $1 \text{ MW}$  ( $\sim 1 \text{ m}^2$ )



## SIMILITUDES

### *Injection d'un gaz léger*

Calculer le débit volumique d'hélium ( $\rho = 0.17 \text{ kg/m}^3$ ) à température ambiante qu'il serait nécessaire d'injecter pour "simuler" une puissance convective de  $1 \text{ MW}$  ( $\sim 1 \text{ m}^2$ )



$$B = \frac{\rho_0 - \rho_{\text{hél}}}{\rho_0} g q_{\text{hél}}$$

$$B = \frac{g \dot{Q}_c}{\rho_0 C_p T_0}$$

$$\Rightarrow q_{\text{hél}} = 3,3 \text{ m}^3 / \text{s}$$

100 € le  $\text{m}^3$

## SIMILITUDES

### Réduction d'échelle

Pour établir les conditions de similitudes, partons des équations de conservation du panache turbulent (masse, quantité de mouvement et flottabilité)

$$\frac{d}{dz} \left[ \left( \frac{\rho}{\rho_0} \right)^j u d^2 \right] = 4u_e d \quad \text{1}$$

$$\frac{d}{dz} \left[ \left( \frac{\rho}{\rho_0} \right)^j u^2 d^2 \right] = \frac{\Delta\rho}{\rho_0} g d^2 \quad \text{2}$$

$$\frac{d}{dz} (\Delta\rho u d^2) = 0 \quad \text{3}$$

écrites sous forme généralisée : l'exposant  $j = 0$  si on applique l'approximation de Boussinesq et on a  $j = 1$  dans le cas général non-Boussinesq.

## SIMILITUDES

### Adimensionnement

$$\begin{aligned} \textcircled{2} \quad \frac{d}{dz} \left[ \left( \frac{\rho}{\rho_0} \right)^j u^2 d^2 \right] &= \frac{\Delta\rho}{\rho_0} g d^2 \\ \text{---} \quad \frac{d}{dz} \left[ \left( \frac{\rho_0}{\rho_0} \right)^j u^2 d^2 \right] &= \frac{d}{dz} (u^2 d^2) \end{aligned} \Rightarrow \frac{d}{dz} \left[ u^2 d^2 \left( 1 - j \frac{\Delta\rho}{\rho_0} \right) \right] = \frac{\Delta\rho}{\rho_0} g d^2$$

On introduit les variables sans dimensions :

$$\tilde{z} = \frac{z}{d_i} \quad \bullet \quad \tilde{d} = \frac{d}{d_i} \quad \bullet \quad \tilde{u} = \frac{u}{u_i} \quad \bullet \quad \Delta\tilde{\rho} = \frac{\Delta\rho}{\Delta\rho_i}$$

## SIMILITUDES

### Nombres sans dimension

$$\Rightarrow \frac{d}{d\tilde{z}} \left[ \tilde{u}^2 \tilde{d}^2 \left( 1 - j \frac{\Delta\rho_i}{\rho_0} \Delta\tilde{\rho} \right) \right] = \frac{\Delta\rho_i g d_i}{\rho_0 u_i^2} \Delta\tilde{\rho} \tilde{d}^2$$

En Boussinesq, le seul nombre à conserver est :

$$\frac{\Delta\rho_i g d_i}{\rho_0 u_i^2}$$

Dans le cas général non-Boussinesq, on doit conserver :

$$\frac{\Delta\rho_i}{\rho_0} \quad \text{et} \quad \frac{g d_i}{u_i^2}$$

## SIMILITUDES

### Règles de similitudes

Grandeur réelle	Grandeur maquette
Longueur $L_r$	$L_m = a L_r$
Vitesse $U_r$	$U_m = a^{1/2} U_r$
Temps $t_r$	$t_m = a^{1/2} t_r$
Masse volumique $\rho_r$	$\rho_m = a^0 \rho_r$ (conservé)
Température $T_r$	$T_m = a^0 T_r$ (conservé)
Débit volumique $q_r$	$q_m = a^{5/2} q_r$
Débit massique $Q_r$	$Q_m = a^{5/2} Q_r$
Puissance convective $HRR_r$	$HRR_m = a^{5/2} HRR_r$
Débit de flottabilité $B_r$	$B_m = a^{5/2} B_r$

## SIMILITUDES

### *Bibliographie sélective*

**Quintiere J. G.**, Scaling applications in fire research, *Fire Safety Journal*, 1989

**Thomas P. H.**, Dimensional analysis: a magic art in fire research ?, *Fire Safety Journal*, 2000

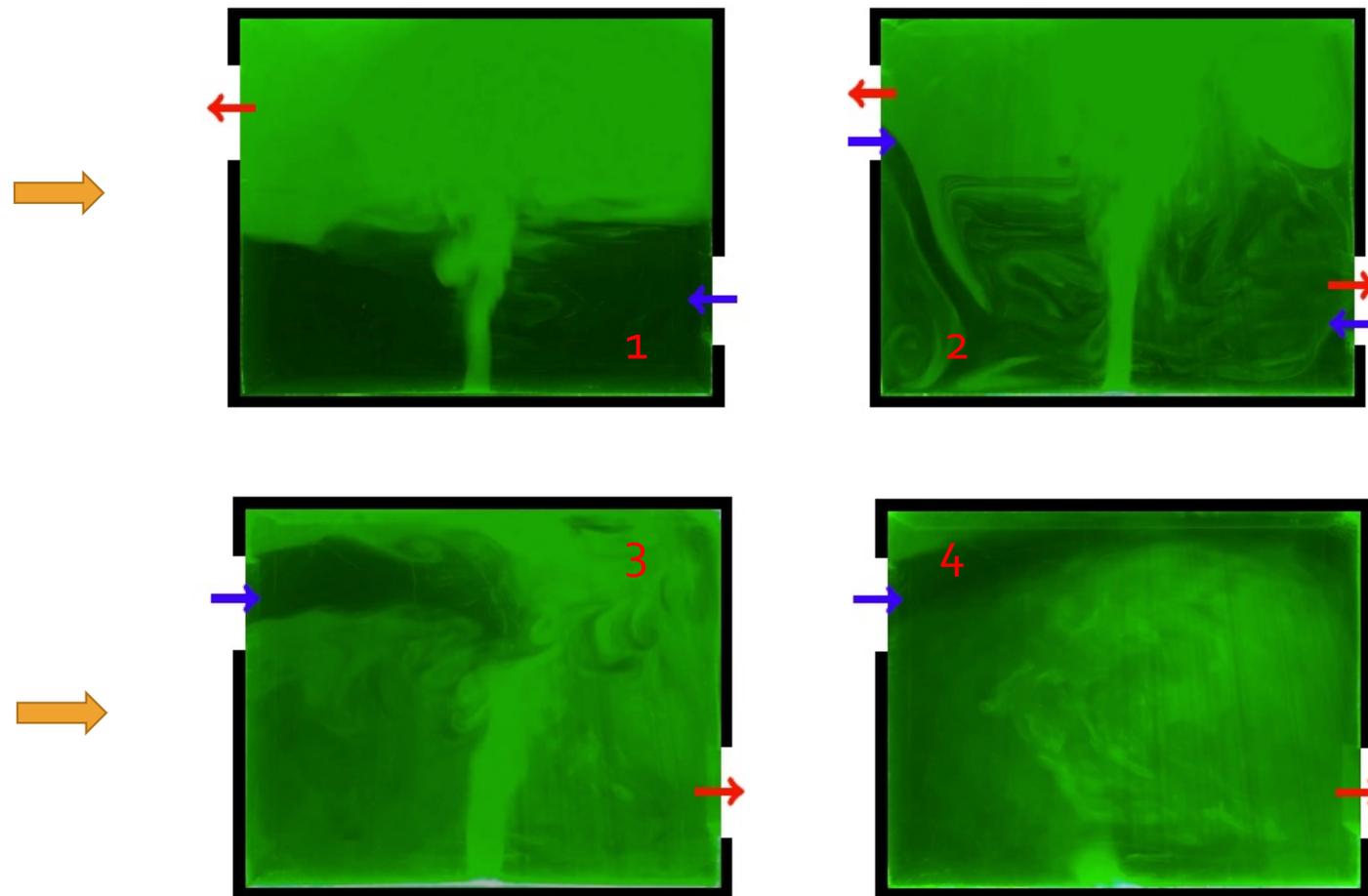
**Yao X. & Marshall A. W.**, Quantitative salt-water modeling of fire-induced flow, *Fire Safety Journal*, 2006

**Vauquelin O., Michaux G. & Lucchesi C.**, Scaling laws for a buoyant release used to simulate fire-induced smoke in laboratory experiments, *Fire Safety Journal*, 2009

## AUTRES PROBLEMES

## AUTRES PROBLEMES

### *Effets du vent*



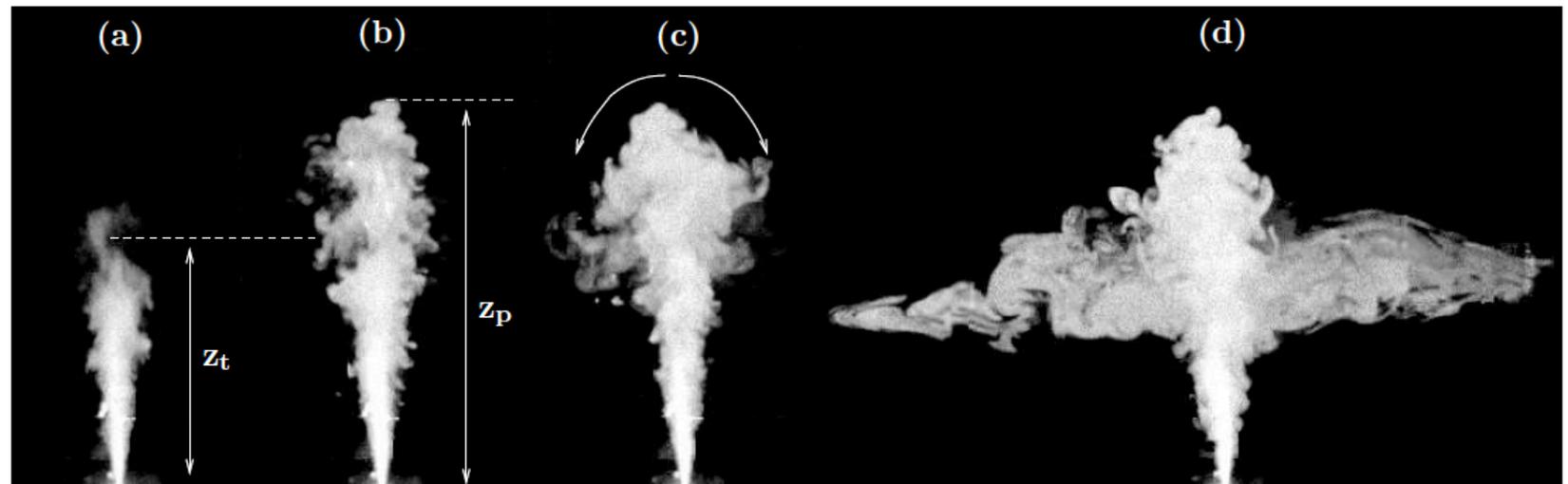
*Expérience réalisée à l'IUSTI (Marseille) dans une soufflerie avec une source « air-hélium »*

## AUTRES PROBLEMES

### *Stratification thermique*

### Développement des panaches en milieu stratifié

problématique des géophysiciens mais aussi des « aérauliciens de l'incendie »



*Expérience réalisée à l'IUSTI (Marseille) dans une enceinte stratifiée en densité (air-hélium)*

## AUTRES PROBLEMES

- Stabilité d'une couche de fumées et quantification de la stratification
- Interaction sprinklage – couche de fumées
- Couplage combustion-ventilation dans les enceintes
- Impact des fumées (visibilité sur l'évacuation)
- etc ...

# Aéraulique des fumées

Rabah Mehaddi – LEMTA, Université de Lorraine

Olivier Vauquelin – IUSTI, Aix-Marseille Université

