Civil Aviation University of China, avril 2018 **Option Propulsion, semestre 4**

CORRECTION

1°) Conservation de la quantité de mouvement :

$$\dot{m}_{\rm g}V_{\rm g}+\dot{m}_{\rm a}V_{\rm a}=\dot{m}_{\rm m}V_{\rm m}$$

Va = 0 à l'infini amont (Sa la section de passe de l'air est très grande devant celle du gaz)

En stationnaire on a donc : $\dot{m}_g V_g = \dot{m}_m V_m$

Or
$$\dot{m} = (\rho VS)$$

d'où
$$\frac{{\dot{m}_{g}}^{2}}{{\rho_{g}}S_{g}} = \frac{{\dot{m}_{m}}^{2}}{{\rho_{m}}S_{m}}$$
 d'où

Or
$$\dot{m} = (\rho VS)$$
 $\dot{m}_g^2 = \frac{\dot{m}_m^2}{\rho_o S_o} = \frac{\dot{m}_m^2}{\rho_m S_m} d'où$ $\frac{d_g}{d_m} = \sqrt{\frac{S_g}{S_m}} = \frac{\dot{m}_g}{\dot{m}_m} \sqrt{\frac{\rho_m}{\rho_g}}$ (1)

2°) Réaction à la richesse φ

Richesse $\phi=1$

$$G + z_s A$$

Richesse φ

$$\phi G + z_s A$$

Rappel:
$$\phi = \frac{Dst}{D} = \frac{m_c}{m_{ox}} = \frac{x_g}{z_s}$$

$$\frac{m_c}{m_{ox}} = \frac{x_g}{z_s}$$
En stationnaire on a donc: $\frac{\dot{m}_g}{\dot{m}_a} = \frac{\phi M_g}{z_s M_a}$ (2)

$$\frac{\dot{m}_{g}}{\dot{m}_{a}} = \frac{\phi M_{g}}{z_{s} M_{a}}$$

Gaz seul
$$\rho_g = \frac{p}{RT} M_g$$
 pour un mélange $\rho_m = \frac{p}{RT} \frac{\sum x_k M_k}{\sum x_k}$

$$M_{\rm m} = \frac{\phi M_{\rm g} + Z_{\rm s} M_{\rm a}}{\phi + Z_{\rm s}}$$

Pour un mélange on a
$$M_{\rm m} = \frac{\sum x_{\rm k} M_{\rm k}}{\sum x_{\rm k}}$$

$$M_{\rm m} = \frac{\phi M_{\rm g} + z_{\rm s} M_{\rm a}}{\phi + z_{\rm s}}$$
Ainsi
$$\frac{\rho_{\rm m}}{\rho_{\rm g}} = \frac{\phi M_{\rm g} + z_{\rm s} M_{\rm a}}{(\phi + z_{\rm s}) M_{\rm g}} = \frac{1 + \frac{z_{\rm s} M_{\rm a}}{\phi M_{\rm g}}}{1 + \frac{z_{\rm s}}{\phi}}$$
(3)

En général $z_s >> \phi$ (≈ 1)

 $CnHm+zs (0.21 O_2+0.79N_2) \rightarrow nCO_2+0.5mH_2O+zs*0.79 N_2$

$$zs=(n+0.25m)/0.21$$

Quand
$$z_s >> \phi$$

$$\frac{\rho_m}{\rho_g} \approx \frac{\frac{Z_s M_a}{\phi M_g}}{\frac{Z_s}{\phi}} = \frac{M_a}{M_g}$$
 approximation à vérifier à postériori

3°) conservation des débits dans le brûleur

$$\dot{m}_{_g}+\dot{m}_{_a}=\dot{m}_{_m}$$

$$\dot{m}_{g} + \dot{m}_{a} = \dot{m}_{m}$$
 $\rightarrow 1 + \frac{\dot{m}_{a}}{\dot{m}_{g}} = \frac{\dot{m}_{m}}{\dot{m}_{g}}$

ISAE-ENSMA

Civil Aviation University of China, avril 2018 Option Propulsion, semestre 4

$$(2) \rightarrow \frac{\dot{m}_{a}}{\dot{m}_{g}} = \frac{z_{s} M_{a}}{\phi M_{g}} \qquad (1) \rightarrow \frac{\dot{m}_{m}}{\dot{m}_{g}} = \frac{d_{m}}{d_{g}} \sqrt{\frac{\rho_{m}}{\rho_{g}}} \qquad (3) \rightarrow \frac{\rho_{m}}{\rho_{g}} = \frac{1 + \frac{Z_{s} M_{a}}{\phi M_{g}}}{1 + \frac{Z_{s}}{\phi}}$$

$$\frac{\dot{m}_{m}}{\dot{m}_{g}} = \frac{d_{m}}{d_{g}} \sqrt{\frac{1 + \frac{Z_{s} M_{a}}{\phi M_{g}}}{1 + \frac{Z_{s}}{\phi}}} \qquad d'où \qquad 1 + \frac{Z_{s} M_{a}}{\phi M_{g}} = \frac{d_{m}}{d_{g}} \sqrt{\frac{1 + \frac{Z_{s} M_{a}}{\phi M_{g}}}{1 + \frac{Z_{s}}{\phi}}}$$

D'où
$$\frac{d_{g}}{d_{m}} = \frac{1}{\left(1 + \frac{Z_{s} M_{a}}{\phi M_{g}}\right)^{\frac{1}{2}} \left(1 + \frac{Z_{s}}{\phi}\right)^{\frac{1}{2}}}$$

evec zs>> ϕ $\frac{d_g}{d_m} = \frac{\phi}{z_s} \left(\frac{M_g}{M_a}\right)^{\frac{1}{2}}$

Compte tenu de la dilution à la stoechiométrie Dst environ 15 on peut négliger le débit de combustible devant le débit d'air. D'où : $\frac{\dot{m}_a}{\dot{m}_g} = \frac{\dot{m}_m}{\dot{m}_g}$

$$\frac{z_{\rm s} M_{\rm a}}{\phi M_{\rm g}} = \frac{\rm d_{\rm m}}{\rm d_{\rm g}} \sqrt{\frac{M_{\rm a}}{M_{\rm g}}} \longrightarrow \frac{\rm d_{\rm g}}{\rm d_{\rm m}} = \frac{\phi}{z_{\rm s}} \sqrt{\frac{M_{\rm g}}{M_{\rm a}}}$$

4°) Changement de gaz

On travaille en général à richesse égale à 1 pour la stabilité de la flamme Conditions :

- **♦**=1
- dm = cte imposé
- dg est variable en changeant l'injecteur
- selon le gaz utilisé zs et Mg change

En considérant $z_s >> \phi$ on a donc la relation : $d_g = d_m \frac{\phi}{z_s} \sqrt{\frac{M_g}{M_a}}$

D'où la relation entre le rapport de diamètre des buses d'injection : $\frac{d_{g1}}{d_{g2}} = \frac{z_{s2}}{z_{s1}} \sqrt{\frac{M_{g1}}{M_{g2}}}$

Pour chaque gaz il faut donc déterminer z_s et M.

Gaz de ville (CO+H₂): 0.5(CO+H₂) +zs($0.21O_2$ + $0.79N_2$) $\rightarrow 0.5$ CO₂+0.5H₂O

	0.5(CO+H ₂)	CH4	C ₃ H ₈	C4H10
M (kg/mol)	15 .10 ⁻³	16 .10 ⁻³	44 .10 ⁻³	58 .10 ⁻³
Zs	2.38	9.52	23.8	30.94

Passage:

- Gaz de ville \rightarrow Méthane $d_{(CO+H2)}*(2.38/9.52)*(16/15)^{0.5}=0.26*d_{(CO+H2)}$

- Gaz de ville \rightarrow propane $d_{(CO+H2)}*(2.38/23.8)*(44/15)^{0.5}=0.17* d_{(CO+H2)}$

- Gaz de ville \rightarrow butane $d_{(C4H10)}=d_{(CO+H2)}*(2.38/30.94)*(58/15)^{0.5}=0.15*d_{(CO+H2)}$

ISAE-ENSMA

Civil Aviation University of China, avril 2018 Option Propulsion, semestre 4

- Méthane → propane	$d_{(C3H8)}=d_{(CH4)}*(9.52/23.8)*(44/16)^{0.5}=0.663*d_{(CH4)}$
- Méthane → butane	$d_{(C4H10)} = d_{(CH4)} * (9.52/30.94) * (58/16)^{0.5} = 0.586 * d_{(CH4)}$
- propane → butane	$d_{(C4H10)} = d_{(C3H8)} * (23.8/30.94) * (58/44)^{0.5} = 0.883 * d_{(C3H8)}$

Donc le propane et le butane sont interchangeables côté bruleur. C4H10 est liquide à 0°C, C3H8 est gazeux jusqu'à -40°C