Master-1 Sciences Pour l'Ingenieur: Parcours MF2A & CompMech

MFC: Mécanique des Fluides MEF03 Cours de Compressibles

Jean-Camille Chassaing, Sorbonne Université (v1.6, Janv. 2021)

http://www.dalembert.upmc.fr/home/chassaing

Out[51]: Click here to toggle on/off the raw code.

dans une tuyère de Laval Cadre de l'étude

Chap. II - 5.2 Tracé des régimes isentropiques

La mise en donnée du problème est basée sur la connaissance des informations suivantes :

• géométrie de la tuyère A(x)• nature du gaz : γ , r, c_p , c_v

- ullet conditions génératrices P_{t_0} et T_{t_0}
- donnée du débit massique de fonctionnement \dot{m}
- Les régimes d'écoulement isentropiques détaillés ci-après sont obtenus dans le cadre des énoncées
- en début de chapitre et obtenus par résolution des équations précédentes.

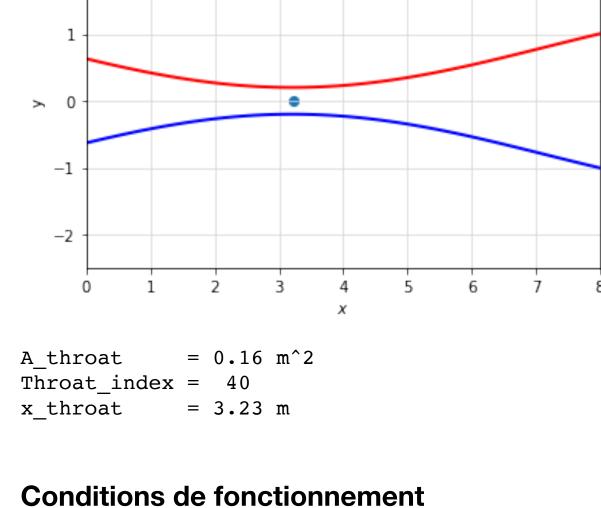
Géométrie et position du col On considère une tuyère de Laval à section rectangulaire de 8m de long et de 0.4 de large. La loi

La figure 1. présente la géométrie de la tuyère ainsi que la position du col.

Fig 1.: Nozzle geometry

d'évolution de la paroi supérieure est donnée par : $y(x) = 0.8 - 0.6 \cos(0.4x + 5)$

paroi haute 2 paroi basse



Les simulations suivantes seront effectuées en utilisant les grandeurs génératrices suivantes :

Pt0

Tt0

Rt0

A(x).

0.8

0.6

0.98

0.97

1.0

0.8

0.6

25per : P_e/Pt0= 0.99942 50per : P_e/Pt0= 0.99767 70per : P_e/Pt0= 0.99541 90per : P_e/Pt0= 0.99239 98per : P_e/Pt0= 0.99097

pour $\dot{m} = \dot{m}_{max}$?

Mach number

m dot = 100.71 kg/m3

Mach number

Calcul du débit massique maximal

= 1500000.00

= 580.00

= 9.01

directement le débit maximal que peut réaliser cette tuyère :

Compte-tenu des données du problème, l'application des relations du cours permettent de calculer

Calcul du champ de l'écoulement dans toute la tuyère

Current mass flow rate : m_dot = 100.71 kg/m3

Maximum mass flow rate : $m_dot_MAX = 402.85 \text{ kg/m}$

compresseur permet d'ajuster la pression statique en sortie de divergent P_e afin d'obtenir de débit massique souhaité.

Remarque: Dans le cas d'une soufflerie expérimentale, un système de vannage situé en amont du

Changer la valeur de P_e (ou de manière analogue de P_e/P_{t_0}) permet donc d'obtenir différentes

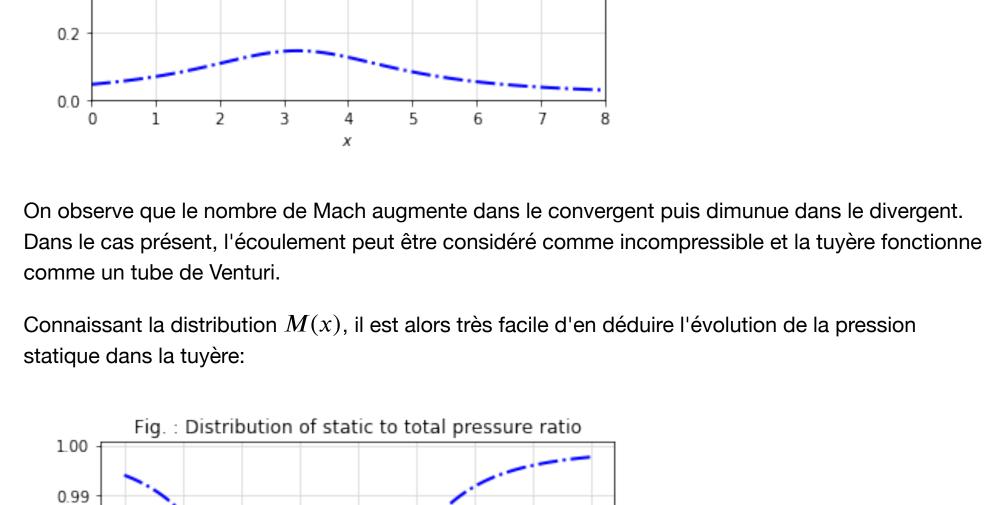
La figure suivante présente l'évolution du nombre de Mach dans toute la tuyère. Pour cela, la relation

fondamentale du débit massique est résolue pour une centaine de valeur de la section de passage

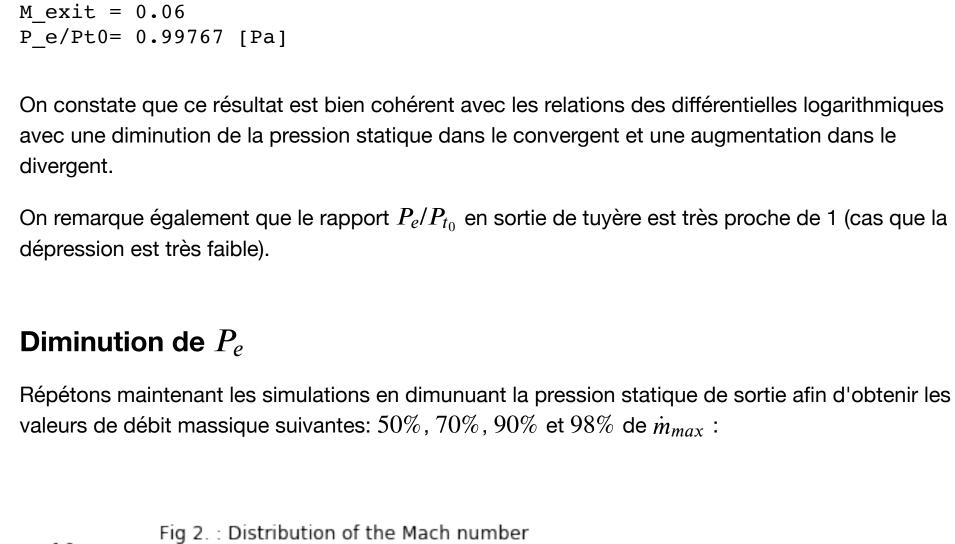
Commencons par nous fixer une valeur de débit cible soit par exemple 25% de \dot{m}_{max} .

régimes d'écoulements dans la tuyère.

Fig 2. : Distribution of the Mach number 1.0 25% m_MAX



0.96 0.95 0.94 25% m_MAX



3

0.0 2 3 5 6 Х

Remarque La valeur du Mach au col ne varie pas linéairement en fonction du débit. Que se passe-t-il

25% m_MAX 50% m_MAX

> 70% m_MAX 90% m MAX 98% m MAX

Calcul pour le débit massique maximal Fig. : Distribution of the Mach number 3.5 m_dot < m_MAX m_MAX (supersonic branch) m_MAX (subsonic branch) 2.5 Mach number 1.5 1.0 0.5 Out[69]: (0, 8)

> Fig. : Distribution of static to total pressure ratio 0.8 0.6 P/Pt0 0.4 m_dot < m_MAX m_MAX (supersonic branch) m MAX (subsonic branch) 0.0

> > х

 $M_exit = 3.18$ $P_{exit} = 0.0209$ Conclusion de l'étude :

• En faisant variant le débit massique nous venons de mettre en évidence les différents régimes d'écoulement isentropiques dans une tuyère de Laval.

milieu ambiant?

m max = 402.85 kg/m3

subsonic branch:

M = 0.12

- ullet Cependant, que se passe-t-il lorsque les valeurs de pression en sortie de la tuyère P_e sont différentes de celles obtenues ici ???
 - Par ailleurs, que se passe-t-il en sortie de tuyère lorsque cette dernière débouche dans le

$P_{\text{exit}} = 0.9906$ supersonic branch:

- Réponses:
 - cf Chap 2 section 5.3 pour les explications physiques • cf Chap 3 et 4 pour la théorie...

Fin de ce noteebook