## Exercices sur les écoulements compressibles

### Exercice

Une sonde anémométrique mesure la vitesse d'un écoulement compressible. Elle est constituée d'un capteur de pression totale (pression d'arrêt  $P_a$ ), d'un capteur de pression statique  $P_{st}$  et d'un capteur de température (sonde thermocouple) qui provoque un arrêt adiabatique dans lequel on mesure  $T_a$ .

- 1. Calculer la vitesse en fonction de la mesure de  $P_a$ ,  $P_{st}$  et  $T_a$ .
- Montrer qu'il existe une vitesse limite ne dépendant que de Ta.

On fera les applications numériques avec  $T_a = 288 \text{ K}$ ,  $P_a = 2 \text{ bars et } P_{st} = 1 \text{ bar}$ .

#### Exercice

Soit une onde de choc droite. Montrer qu'à la traversée de l'onde de choc :

1.  $P_2/P_1$  s'écrit en fonction de  $\gamma$  et  $Ma_1$ :

$$\frac{P_2}{P_1} = \frac{2\gamma}{\gamma + 1} M a_1^2 - \frac{\gamma - 1}{\gamma + 1}$$
(3)

2.  $P_1/P_2$  s'écrit en fonction de  $\gamma$  et  $Ma_2$ :

$$\frac{P_1}{P_2} = \frac{2\gamma}{\gamma + 1} M a_2^2 - \frac{\gamma - 1}{\gamma + 1} \tag{4}$$

3. En déduire une relation entre  $Ma_1$  et  $Ma_2$ .

Les indices 1 et 2 représentent un point en amont et un point en aval du choc respectivement.

#### **EXERCICE**

# Le bouclier thermique

La rentrée dans l'atmosphère des engins balistiques et plus particulièrement des navettes spatiales pose le problème du "bouclier thermique". En effet, l'échauffement cinétique de l'air à la traversée de l'onde de choc est tel que la température de la paroi augmente très rapidement avec le nombre de Mach de l'engin.

- Dans le but d'estimer cette température de paroi, on calculera la température d'arrêt pour deux valeurs différentes du nombre de Mach de l'engin, Ma<sub>1</sub> = 5 et 10. On supposera qu'à l'altitude considérée, soit z = 20 km, la température de l'air est 217K.
- 2. En assimilant l'onde de choc détachée qui se forme à l'avant de l'engin à une onde de choc plane, on estimera la température  $T_2$  de l'air entre l'onde de choc et la paroi.