

## 1 Exercices d'optique géométrique

### 1.1 Observation d'une bougie

On rappelle qu'un œil peut être modélisé par une lentille convergente (le cristallin) et un écran (la rétine).

L'œil d'un observateur est situé à 20 cm de la flamme d'une bougie, dont la taille est 3 cm. On admet que cet œil a une taille telle que la distance cristallin-rétine vaut 2 cm.

1. Calculer la taille angulaire en radians de la flamme de la bougie perçue depuis l'œil.
2. Calculer la distance focale du cristallin dans cette situation.
3. Calculer la taille de l'image de la bougie sur la rétine.

Aide : formules de conjugaison et de grandissement  $\gamma$ , avec les notations habituelles : objet AB, image A'B', centre de la lentille O, distance focales  $f'$ .

$$\frac{1}{OA'} - \frac{1}{OA} = \frac{1}{f'}$$

$$\gamma = \frac{\overline{A'B'}}{\overline{AB}}$$

Valeur numérique approchée :  $\frac{20}{11} \approx 1,8$

### 1.2 Réflexion totale

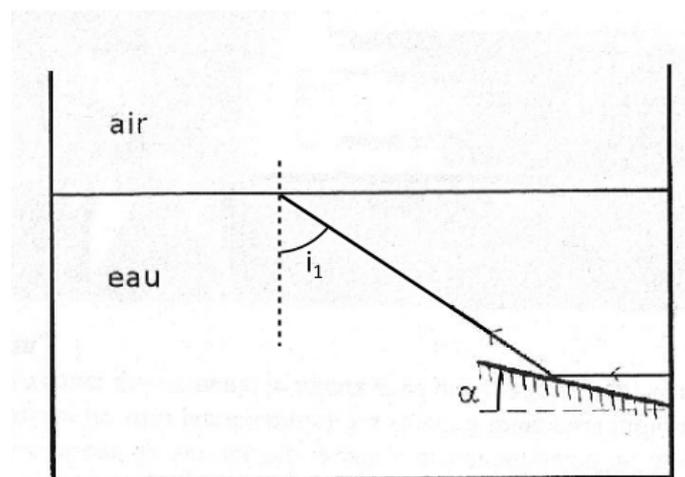
1. Un rayon lumineux passe d'un milieu d'indice  $n_1$  à un milieu d'indice  $n_2$ , avec  $n_1 > n_2$ .

Faire 3 schémas de réfraction, correspondant aux cas  $i_1 < i_{1,lim}$  ;  $i_1 = i_{1,lim}$  ; et  $i_1 > i_{1,lim}$

Indications :  $i_1$  représente l'angle d'incidence par rapport à la normale, et  $i_{1,lim}$  est l'angle d'incidence limite de réflexion totale. Le dioptre sera dessiné en trait plein, et les normales en pointillés. Les rayons lumineux doivent comporter des flèches indiquant le sens suivi par la lumière.

2. Donner la relation entre  $i_{1,lim}$ ,  $n_1$  et  $n_2$ .

3. On projette un rayon laser dans une cuve contenant de l'eau, et un miroir incliné d'un angle  $\alpha = 30^\circ$  avec l'horizontale. La lumière est réfléchiée par le miroir, et dirigée vers la surface de l'eau.

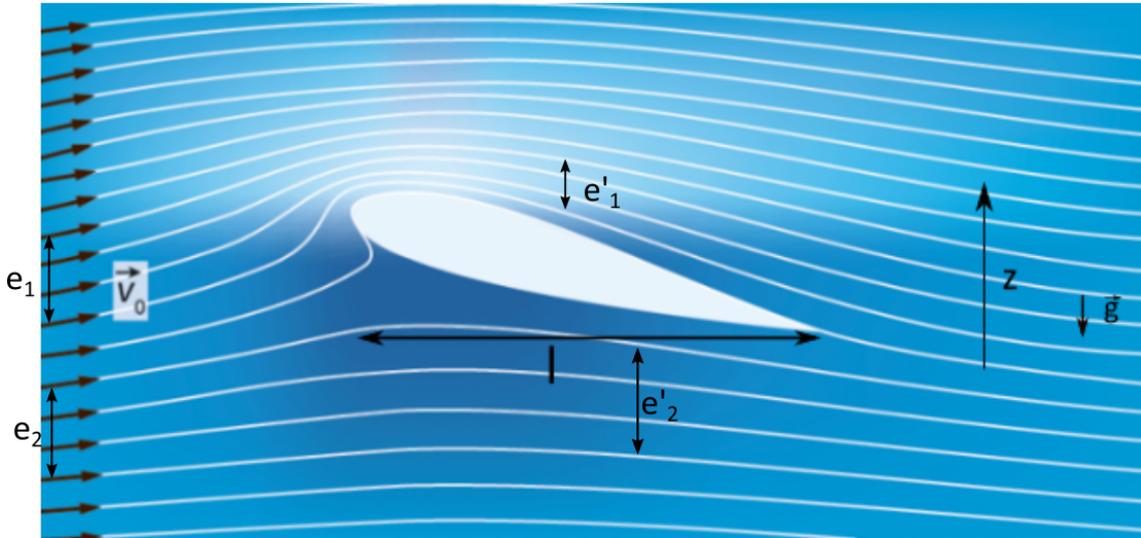


- Déterminer la relation entre  $i_1$  et  $\alpha$ .
- Y-a-t'il réflexion totale à la surface de l'eau ?

Données : indice de l'eau  $n_1 = 1,33$  et celui de l'air  $n_2 = 1,00$ ,  $\arcsin(1/1,33) = 49^\circ$ .

## 2 A propos d'un avion

### 2.1 Portance



Le schéma ci-dessus montre les lignes de courant de l'écoulement autour d'une aile d'avion se déplaçant à  $v_0 = 30 \text{ m.s}^{-1}$ , de longueur  $L = 10 \text{ m}$  (perpendiculairement au plan du dessin), et de largeur  $l = 2,0 \text{ m}$  (horizontalement sur le dessin). L'écoulement est stationnaire, incompressible et homogène, à la masse volumique  $\rho_0 = 1,2 \text{ kg.m}^{-3}$  près du sol. Loin de l'aile, l'air est à la pression  $P_0$ . On se place dans le référentiel de l'avion. La pesanteur est  $g \approx 10 \text{ m.s}^{-1}$ .

- Définir de façon générale le débit volumique à travers un tube de courant. Quelle est son unité ? A quelle condition se conserve-t-il ? Donner son expression en fonction de la vitesse moyenne  $v$  et de la section  $S$ .

On définit les deux tubes de courant suivants, de profondeur  $L$  :

- Le premier passe au dessus de l'aile. Son épaisseur passe de  $e_1$  à  $e'_1$ . La vitesse d'entrée est  $v_0$ , et la vitesse de sortie est  $v_1$ .
- Le second passe en dessous de l'aile. Son épaisseur passe de  $e_2$  et  $e'_2$ . La vitesse d'entrée est  $v_0$ , et la vitesse de sortie est  $v_2$ .

- Déterminer en justifiant l'expression de  $v_1$  en fonction de  $v_0$ ,  $e_1$  et  $e'_1$ .
- De même, déterminer l'expression de  $v_2$  en fonction de  $v_0$ ,  $e_2$  et  $e'_2$ .
- À l'aide de mesures à la règle effectuées sur la figure, et des relations précédentes, déterminer les valeurs numériques de  $v_1$  et  $v_2$ .

Pour la suite, on prendra pour valeurs  $v_1 = 2v_0$  et  $v_2 = v_0$

- Énoncer la relation de Bernoulli, ainsi que ses hypothèses de validité. Dans l'air, on néglige le terme de pesanteur.
- Exprimer la pression au dessus de l'aile (notée  $P_1$ ) en fonction de  $P_0$ ,  $\rho_0$ ,  $v_0$  et  $v_1$ .
- De même déterminer la pression en dessous de l'aile (notée  $P_2$ ) en fonction de  $P_0$ ,  $\rho_0$  et  $v_2$ .

- Exprimer la force de pression sur l'aile  $\vec{F}_p$ , appelée portance, en fonction de  $P_1, P_2, l, L$  et du vecteur unitaire  $\vec{u}_z$ .
- A l'aide des questions précédentes, montrer que

$$||\vec{F}_p|| = \frac{3}{2}\rho_0 v_0^2 l L$$

- Faire l'application numérique de la norme de la portance.
- L'avion a une masse de  $3,0 \cdot 10^3$  kg. Peut-il décoller à cette vitesse ?
- On cherche à évaluer la masse volumique de l'air  $\rho$  en fonction de l'altitude  $z$ , dans le modèle de l'atmosphère isotherme, à la température  $T_0$ . On note  $M$  la masse molaire de l'air. À l'aide du principe fondamental de la statique des fluides, et de la relation des gaz parfaits, montrer que

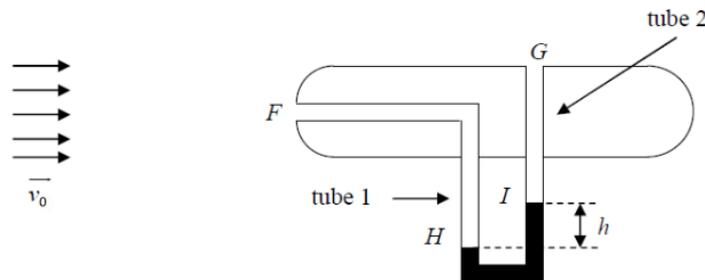
$$\frac{d\rho}{dz} + \frac{\rho}{H} = 0$$

avec  $H$  une hauteur caractéristique à identifier.

- En déduire l'expression de  $\rho(z)$  en fonction de la masse volumique au sol  $\rho_0, H$  et  $z$ .
- Calculer l'altitude à laquelle la portance compense le poids lorsque l'avion vole à la vitesse  $v_0 = 30$  m.s<sup>-1</sup>. Données :  $H = 10$  km ;  $\ln(1,2 \times 0,9) = 0,077$

## 2.2 Mesure de vitesse

Pour mesurer la vitesse de l'avion  $v_0$ , le pilote utilise un tube de Pitot :



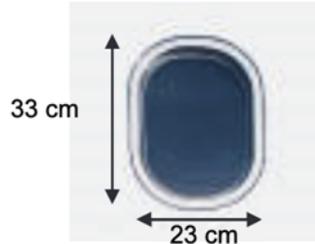
- Justifier que l'on peut considérer que  $v_F = 0$  m.s<sup>-1</sup> et  $v_G = v_0$ .
- À l'aide de la relation de Bernoulli, appliquée à deux lignes de courant distinctes, exprimer la relation entre la vitesse de l'avion  $v_0$ , la différence de pression  $P_F - P_G$  et la masse volumique  $\rho_0$ . Indications : on suppose qu'on est près du sol : la masse volumique est  $\rho_0$ . Dans l'air on néglige les variations de pression dues à une petite différence d'altitude.
- On note  $\mu$  la masse volumique du liquide. En justifiant, donner la relation entre  $P_H, P_I, \mu, g$  et  $h$ .
- Déduire des résultats précédents la relation entre  $\rho_0, v_0, \mu, g, h$ .
- Si on vole à haute altitude à la même vitesse  $v_0$ , la valeur de  $h$  lue est-elle plus grande ou plus petite que lors d'un vol à basse altitude ? Justifier.

### 2.3 Observation à travers une lunette

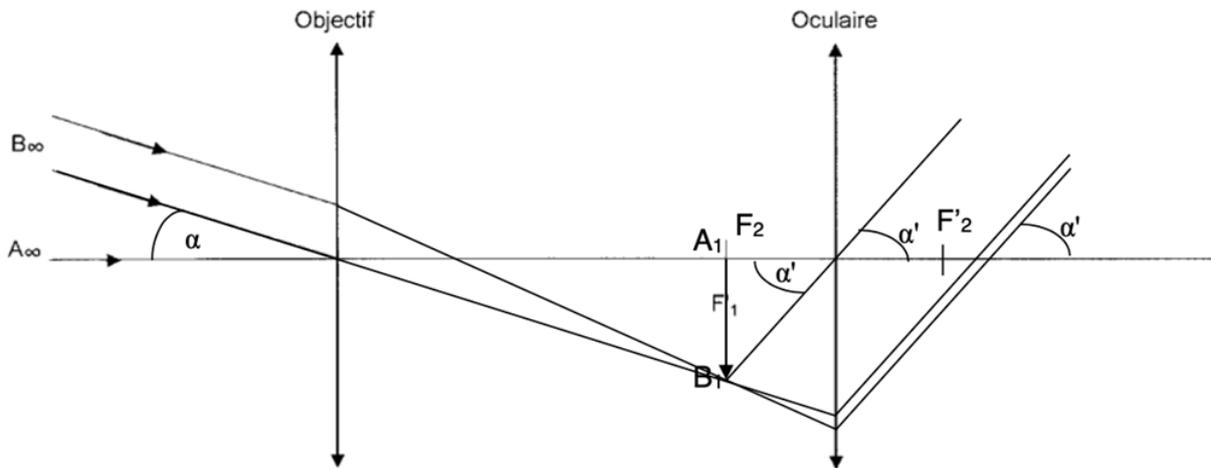
- un observateur peut distinguer deux points différents A et B d'un objet si l'angle  $\alpha$  sous lequel ces deux points sont vus depuis le point d'observation (voir figure ci-dessous) est supérieur ou égal à  $3,0 \times 10^{-4}$  rad ;



- approximation dans le cas des petits angles ( $\alpha \ll 1$  rad) :  $\tan(\alpha) = \alpha$  ;
- quelques données concernant un avion A312 :
  - longueur de l'avion :  $L = 44,5$  m ;
  - altitude de vol de croisière de l'avion :  $h = 10,4$  km ;
  - vitesse de vol de croisière de l'avion :  $v_c = 863$  km·h<sup>-1</sup> ;
  - hublot de l'avion A312 :



L'avion vole quasiment à la verticale de l'observateur et se trouve donc à la distance  $h$  de celui-ci. L'avion est observé à travers une lunette, sans accommoder. Sur le schéma ci-dessous, les extrémités avant et arrière de l'avion observé sont respectivement modélisées par les points  $A_\infty$  et  $B_\infty$ , situés à une très grande distance de l'observateur. On définit le grossissement de la lunette  $G = \frac{\alpha'}{\alpha}$ . Les distances focales de l'objectif et de l'oculaire sont  $f_1' = 3,0$  m et  $f_2' = 9,0$  cm.



1. Expliquer pourquoi, dans une lunette, le foyer image de l'objectif  $F_1'$  est confondu avec le foyer objet de l'oculaire  $F_2$ .
2. Montrer que, dans les conditions de Gauss,  $\alpha = \frac{A_1 B_1}{f_1'}$ .
3. De même, obtenir la relation entre  $\alpha'$ ,  $A_1 B_1$  et  $f_2'$ .
4. Montrer que  $G = \frac{f_1'}{f_2'}$ . Faire l'application numérique.
5. Peut-on distinguer l'avant et l'arrière de l'avion en l'observant à l'oeil nu ?
6. Peut-on distinguer un hublot en observant l'avion à travers la lunette ?