

On donne pour les exercices 1 et 2 :

- l'accélération de la pesanteur : $g = 9.81 \text{ m.s}^{-2}$;
- la pression atmosphérique : $p_a = 1.013 \text{ bar} = 101.3 \text{ kPa}$.

Des points seront attribués à l'écriture de vos hypothèses, à la provenance de vos équations et la justification de vos simplifications.

Exercice n°1 - 8.5 pts

On étudie le circuit alimentant un jet d'eau vertical présenté sur la FIG. 1.

Un réservoir de grande section alimenté constamment possède une surface libre à la pression atmosphérique qui reste à une altitude z_0 .

Le circuit alimentant le jet d'eau comporte dans l'ordre de l'écoulement :

- la sortie du réservoir de perte de charge singulière $\xi_e = 0.5$ qui aboutit à l'entrée de la pompe par une tuyauterie de diamètre $2D = 20 \text{ cm}$ de longueur négligeable ;
- une pompe fournissant au fluide une énergie volumique notée ΔX_i et possédant un rendement de 60 % ;
- une longueur rectiligne $L = 50 \text{ m}$ de tuyauterie de diamètre D et de rugosité absolue $\varepsilon = 1 \text{ mm}$;
- et un coude à 90° de perte de charge singulière $\xi_c = 0.2$: l'eau débouche alors à l'air libre à la pression atmosphérique p_a .

Le jet d'eau monte alors jusqu'à une altitude notée z_5 . La position des points de l'écoulement est précisée sur la FIG. 1. On considèrera pour simplifier que $z_1 = z_2 = z_3 = z_4 = 0$. On donne $z_0 = 25 \text{ m}$.

On nommera v_i (respectivement \mathcal{R}_i) la vitesse du fluide (respectivement le nombre de Reynolds) dans la section i et q_v le débit volumique circulant dans la pompe.

On donne la masse volumique de l'eau $\rho = 1000 \text{ kg.m}^{-3}$ et sa viscosité cinématique $\nu = 10^{-6} \text{ m}^2.\text{s}^{-1}$.

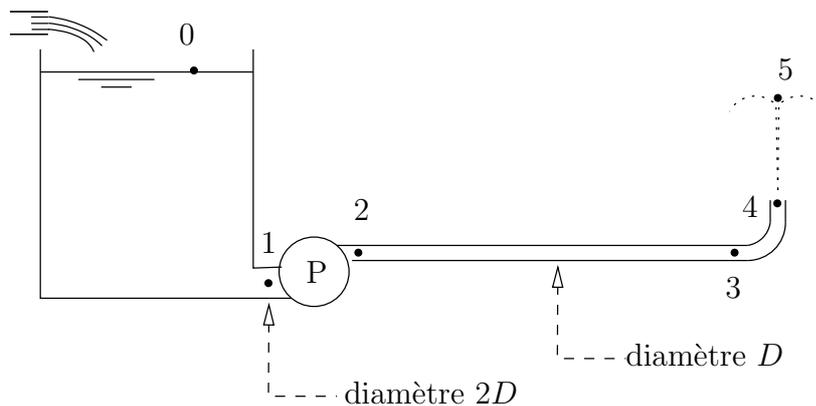


FIG. 1 - Circuit alimentant un jet d'eau.

On rappelle que le coefficient de perte de charge régulière λ peut être évalué par l'une des équations suivantes suivant la valeur du nombre de Reynolds \mathcal{R} :

- si $\mathcal{R} < 2000$:

$$\lambda = \frac{64}{\mathcal{R}}$$

- si $2000 < \mathcal{R} < 10^5$:

$$\lambda = (100\mathcal{R})^{-\frac{1}{4}}$$

- si $\mathcal{R} > 10^5$:

$$\lambda = \left[2 \log \left(3.71 \frac{D}{\varepsilon} \right) \right]^{-2}$$

1) Nommez et écrivez les relations relative au tube de courant de 0 à 4.

En déduire la relation permettant de calculer ΔX_i connaissant v_2 et λ [3]

2) Nommez et écrivez la relation permettant de relier v_4 à z_5 [0.5]

3) On souhaite avoir une hauteur de jet de $z_5 = 4 \text{ m}$.

Déterminez v_2 , \mathcal{R}_2 et q_v . Déterminez λ et ΔX_i . Déterminez la puissance consommée par la pompe. [3.5]

4) On envisage de supprimer la pompe de ce circuit pour la remplacer par un simple raccord entre les 2 diamètres. En négligeant la perte dans ce raccord, quel serait la hauteur z_5 du jet d'eau? .. [1.5]

Exercice n°2 - 6.5 pts

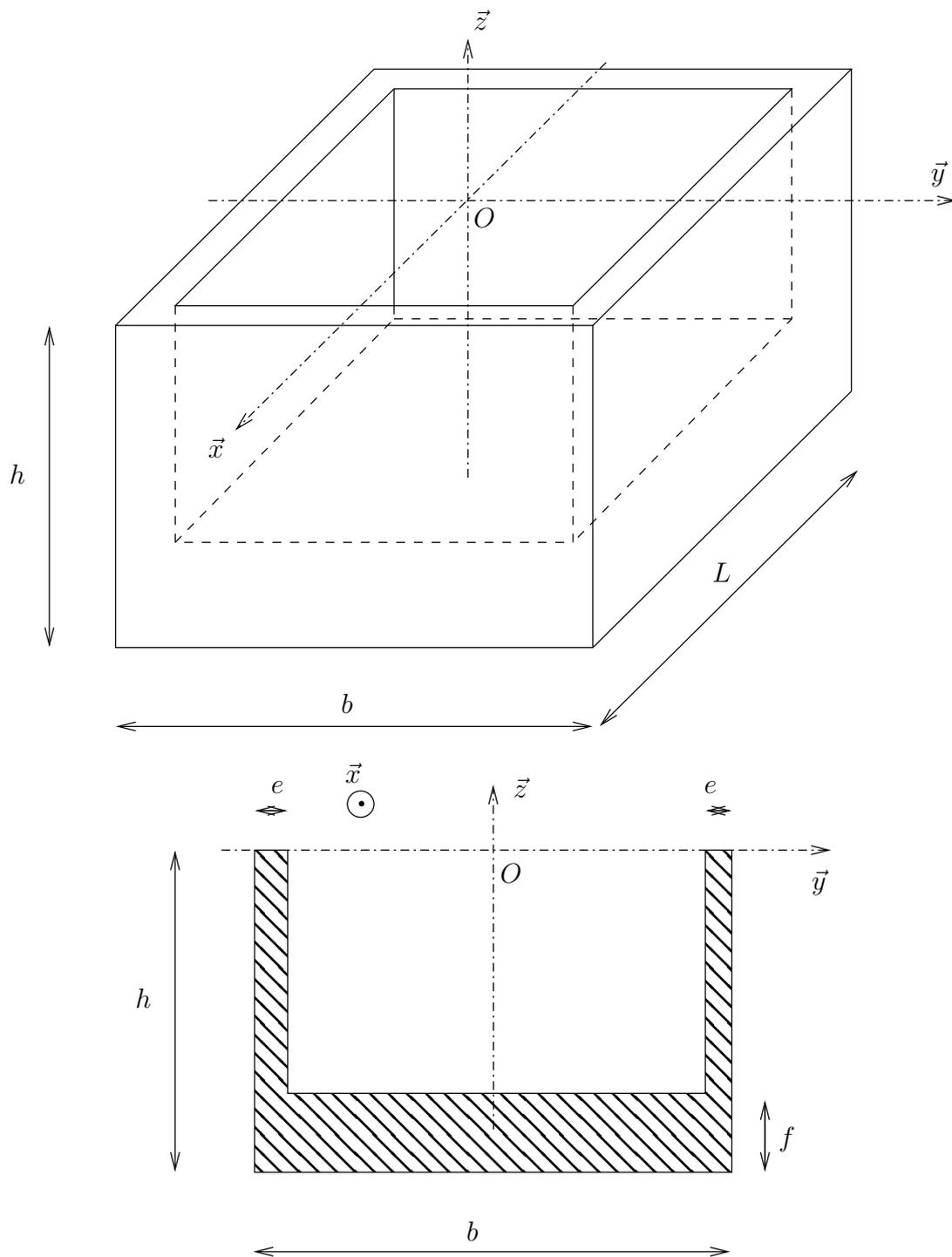


FIG. 2 – Vue en perspective et en section de la coque de béton.

On s'intéresse à un système de flottaison d'habitation et à sa stabilité lorsqu'il est horizontal.

Considérons une coque formée par un parallélépipède de béton de largeur $b = 6$ m, de longueur $L = 8$ m et de hauteur $h = 5$ m et dont l'épaisseur de paroi latérale est $e = 30$ cm et dont l'épaisseur du fond est $f = 1.9$ m; L'épaisseur de béton est donc différente sur tout le pourtour et au fond de la coque.

Le point O est positionné au centre de la surface rectangulaire supérieure de cette coque.

La masse volumique du béton utilisée est $\rho' = 2000 \text{ kg.m}^{-3}$.

Une maison peut reposer sur la partie supérieure du bloc qui doit flotter sur de l'eau de mer de masse volumique $\rho = 1030 \text{ kg.m}^{-3}$.

- 1) Déterminez le volume \mathcal{V} , la masse m et la position du centre de gravité G de cette coque de béton : vous exprimerez \vec{OG} [2.75]
- 2) Déterminez le tirant d'eau t de cette coque de béton, c-à-d la profondeur immergée, lorsqu'elle ne supporte pas de maison. L'équilibre de cette coque est-il stable ? Justifiez numériquement. [2.75]
- 3) Quelle masse de maison supportée par cette coque aboutit à un tirant d'eau égale à la hauteur h ? [1]

Exercice n°3 - 5 pts

Le Solar-Impulse 2 (cf FIG. 3) a réalisé son premier tour de la terre par escales en mars 2015. Sa vitesse de vol est situé entre 28 et 87 mph (1 mile per hour = 1 mph = 1.609344 km/h) suivant l'altitude. La masse de l'avion est $M = 2300 \text{ kg}$, son envergure $L = 72 \text{ m}$, la corde des ailes au niveau du fuselage (à l'emplanture) et sur une grande partie de la longueur des ailes est $c_1 = 4.1 \text{ m}$, la corde au "saumon" de l'aile c-à-d aux extrémités des ailes est $c_2 = 3 \text{ m}$, la surface alaire est $S = 270 \text{ m}^2$. Le fuselage possède une surface de maître couple $S_f = 3.1 \text{ m}^2$ et un coefficient de traînée $C_{xf} = 0.35$. Cet avion possède 4 moteurs d'une puissance maximale de 15 cv chacun (1 cv = 732 W). Les caractéristiques de l'air sont donnés par le TAB. 1.

| altitude h (m) | accélération de la pesanteur g (m/s ²) | masse volumique ρ (kg/m ³) | T | | viscosité à l'altitude / viscosité au sol $\nu(h)/\nu(h = 0)$ avec : $\nu(h = 0) = 15 \cdot 10^{-6} \text{ m}^2/\text{s}$ |
|------------------------|---|--|-----|------|--|
| | | | (K) | (°C) | |
| 0 | 9,8066 | 1,22 | 288 | 15 | 1,00 |
| 1000 | 9,8036 | 1,11 | 281 | 8 | 1,08 |
| 2000 | 9,8005 | 1,00 | 275 | 2 | 1,17 |
| 3000 | 9,7974 | 0,90 | 268 | -5 | 1,27 |
| 4000 | 9,7943 | 0,82 | 262 | -11 | 1,38 |

TAB. 1 – Caractéristiques de l'atmosphère avec l'altitude.

On envisage de mettre un profil NACA4312 (cf FIG. 4) sur toute la longueur des ailes.

L'évolution des coefficients aérodynamiques de traînée C_D et de portance C_L de ce profil sont données par les "polaires" aux 3 nombres de Reynolds $\mathcal{R} = 2 \cdot 10^6$, $5.5 \cdot 10^6$ et $9 \cdot 10^6$ sur la FIG. 5.

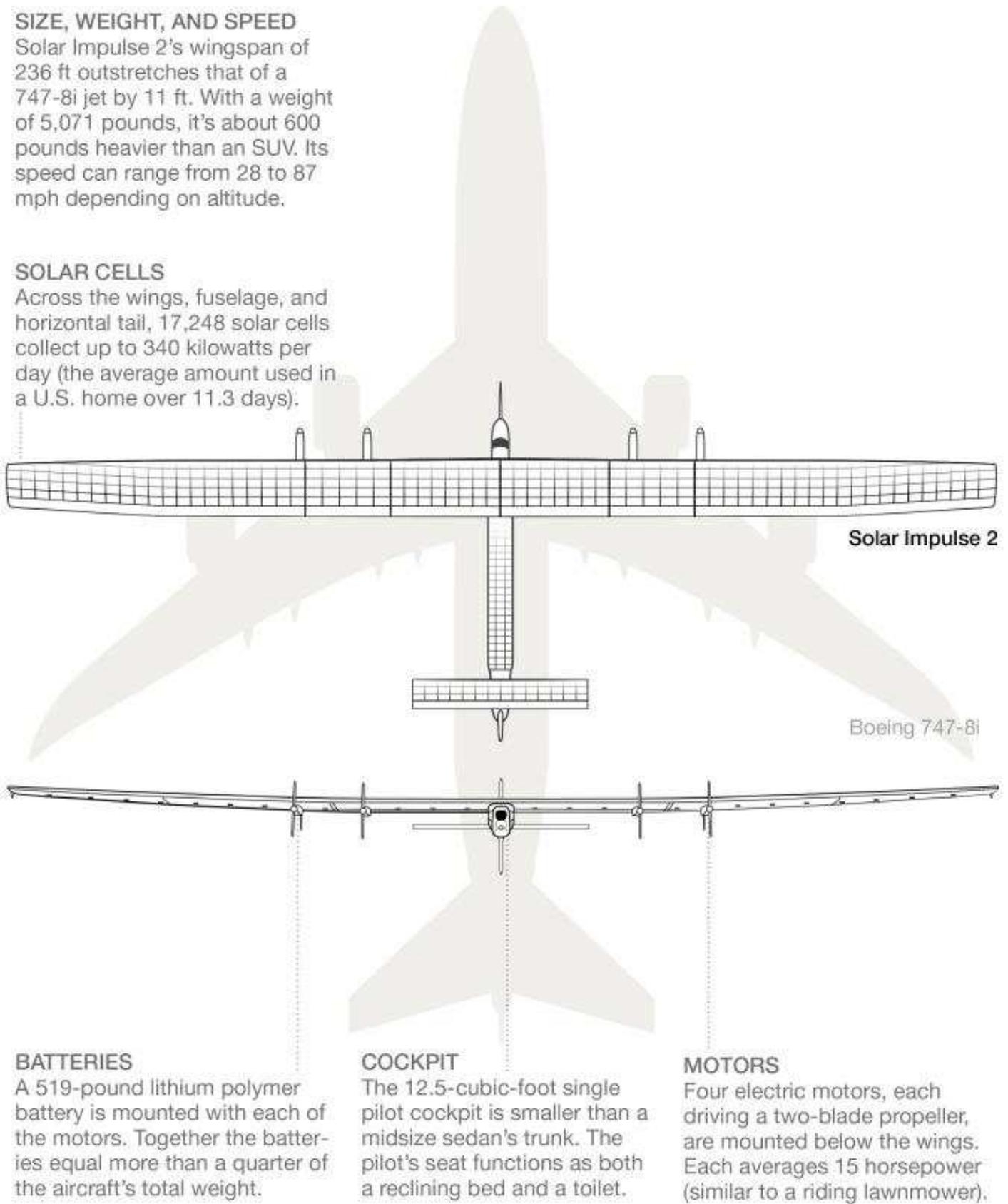
On considère un vol horizontal à 2 km d'altitude pour une vitesse de l'avion par rapport à l'air de 50 km/h.

- 1) Calculez le coefficient de portance du profil, supposé constant sur toute l'aile, qui permet de réaliser ce vol. [1]
- 2) Calculez les nombres de Reynolds relatif aux écoulements autour du profil d'aile à l'emplanture et au saumon. [1]
- 3) Évaluez l'angle d'incidence α du profil qui permet d'obtenir ce coefficient de portance. . . . [0.5]
- 4) Pour cette incidence, surévaluez le coefficient de traînée du profil. [0.5]
- 5) Quelle est alors la force de traînée sur l'ensemble de l'avion ? [1]
- 6) Quelle est la puissance perdue par cette traînée sur l'ensemble de l'avion ?
Vous paraît elle raisonnable ? [1]

THE AIRCRAFT RUN BY THE SUN

SIZE, WEIGHT, AND SPEED
Solar Impulse 2's wingspan of 236 ft outstretches that of a 747-8i jet by 11 ft. With a weight of 5,071 pounds, it's about 600 pounds heavier than an SUV. Its speed can range from 28 to 87 mph depending on altitude.

SOLAR CELLS
Across the wings, fuselage, and horizontal tail, 17,248 solar cells collect up to 340 kilowatts per day (the average amount used in a U.S. home over 11.3 days).



BATTERIES
A 519-pound lithium polymer battery is mounted with each of the motors. Together the batteries equal more than a quarter of the aircraft's total weight.

COCKPIT
The 12.5-cubic-foot single pilot cockpit is smaller than a midsize sedan's trunk. The pilot's seat functions as both a reclining bed and a toilet.

MOTORS
Four electric motors, each driving a two-blade propeller, are mounted below the wings. Each averages 15 horsepower (similar to a riding lawnmower).

FIG. 3 – Solar Impulse 2 comparé à un Boeing 747.

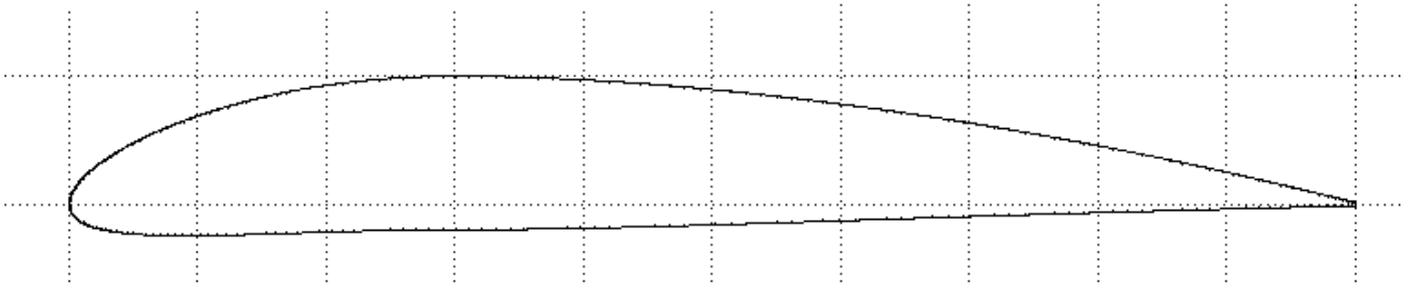


FIG. 4 – Le profil NACA4312.

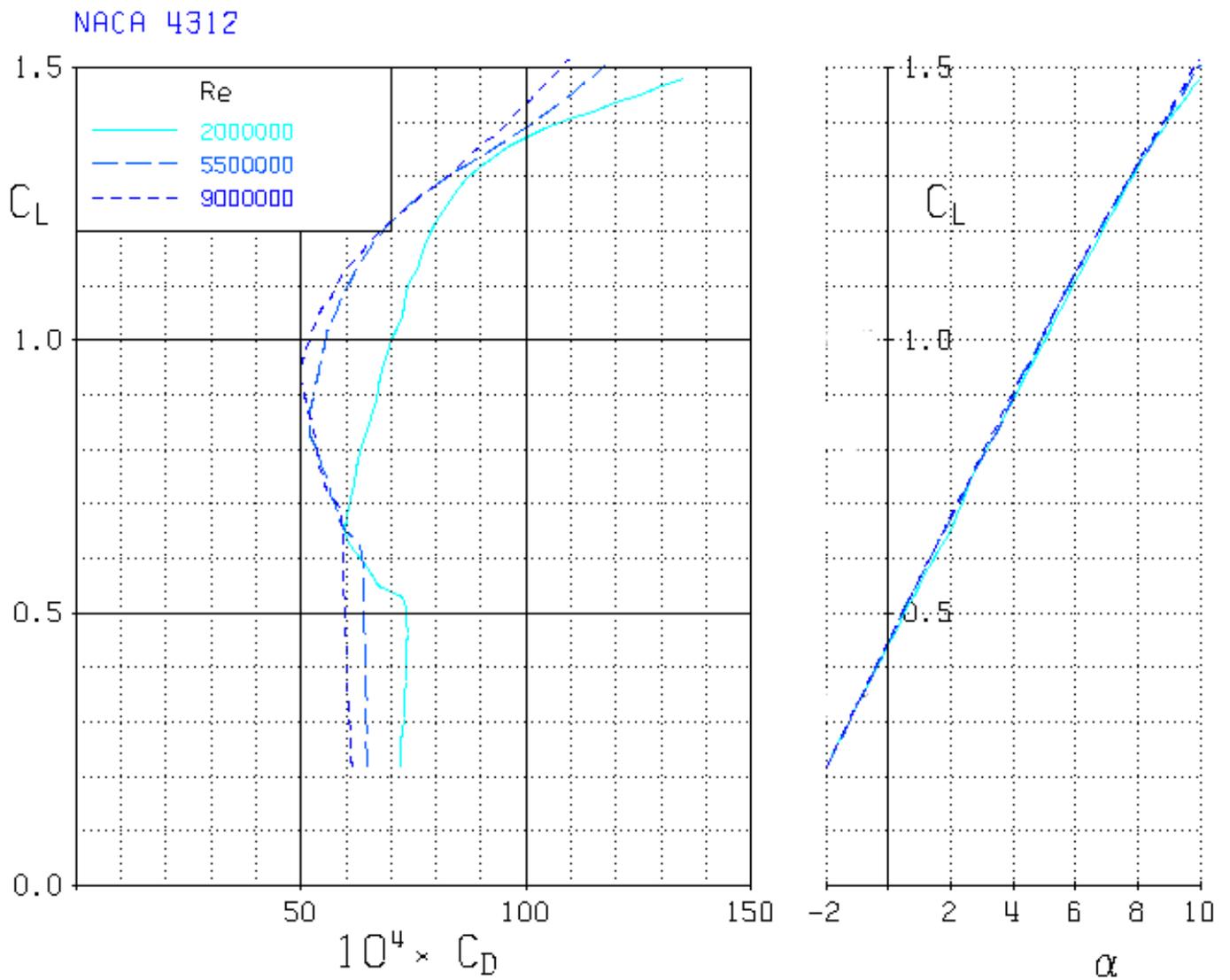


FIG. 5 – Les "polaires" du profil NACA4312 aux 3 nombres de Reynolds $\mathcal{R} = 2 \cdot 10^6$, $5.5 \cdot 10^6$ et $9 \cdot 10^6$