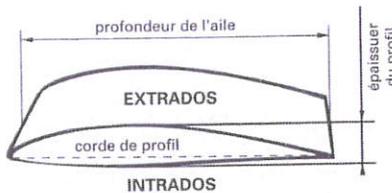


... grâce à leurs ailes !



Caractéristiques de l'aile :



- Profil :* Coupe verticale de l'aile
- Corde de profil :* Ligne joignant le bord d'attaque au bord de fuite
- Profondeur :* Longueur de la corde de profil
- Épaisseur :* Distance maximum entre l'extrados et l'intrados

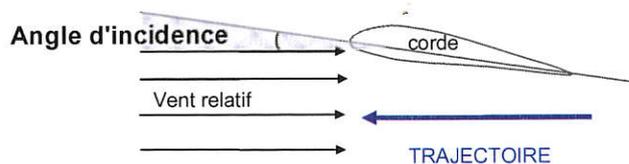
Envergure : Distance entre les extrémités des deux ailes

Allongement = $\frac{\text{Envergure}}{\text{Profondeur moyenne}}$

Surface alaire : Surface totale de la voilure, y compris celle qui traverse le fuselage.

L'angle d'incidence

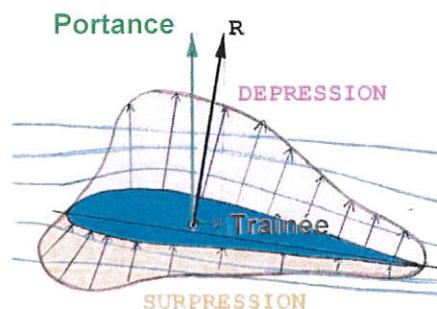
C'est l'angle compris entre la *corde de profil* de l'aile et la trajectoire.



Les forces aérodynamiques

Lorsque l'aéronef se déplace, l'air s'accumule sous les ailes et provoque une pression qui va **pousser les ailes vers le haut**. Par ailleurs, un "manque d'air" (dépression) va se produire sur le dessus des ailes. Cette dépression va **aspérer l'aile vers le haut**.

La force ainsi générée par l'écoulement de l'air autour du profil d'aile s'appelle la **résultante aérodynamique (R)**.



La résultante aérodynamique pousse l'aile vers le haut et vers l'arrière en même temps.

On peut donc la décomposer en 2 forces :

la **portance**,
qui "porte" l'avion vers le haut

la **trainée**,
qui s'oppose au déplacement de l'avion

$$\text{portance} = \frac{1}{2} \rho S V^2 C_z$$

$$\text{trainée} = \frac{1}{2} \rho S V^2 C_x$$

où ρ est la **masse volumique de l'air**, S la **surface alaire**, V la **vitesse** de l'aéronef,
 C_z et C_x des coefficients caractéristiques du profil.

Le décrochage :

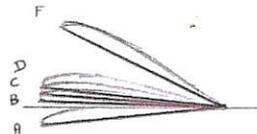
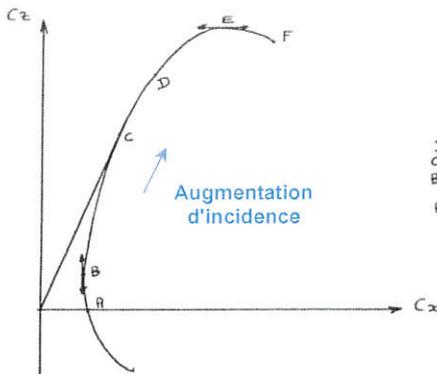
Si l'on incline l'aile au-delà d'un certain angle (**incidence** d'environ 18°), l'écoulement de l'air devient tourbillonnaire sur l'extrados car les filets n'ont plus suffisamment d'énergie pour coller au profil de l'aile. Il en résulte une diminution rapide et importante de portance.

C'est le **décrochage**, qui se traduit par un enfoncement de l'avion, ou un basculement de l'avion vers l'avant et éventuellement sur le côté si une aile décroche en premier.



La polaire :

Elle représente l'évolution des coefficients **C_x** et **C_z** avec l'**angle d'incidence**.



- A : portance nulle
- B : traînée minimale
- C : finesse maxi
- D : vitesse de chute minimale
- E : portance maximale
- F : décrochage

La finesse :

La finesse rend compte de la "**capacité à planer**" d'un aéronef.

$$\text{Finesse} = \text{Distance horizontale parcourue en vol plané} / \text{Perte de hauteur}$$

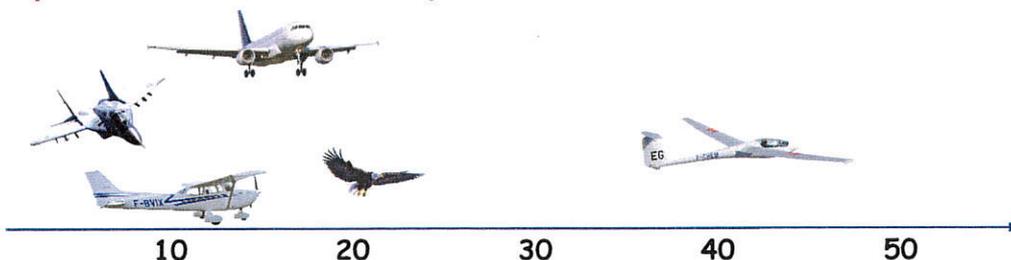
La finesse représente donc "combien de fois" un aéronef peut parcourir sa hauteur.

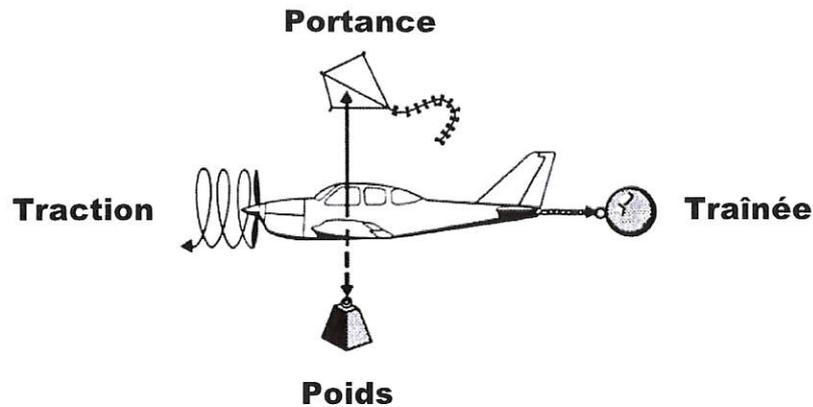
Ex : un planeur de finesse 40 peut parcourir 40 km en perdant 1 km (1000 m) d'altitude.

$$\text{Finesse} = \frac{\text{distance horizontale}}{\text{distance verticale}} = \frac{\text{vitesse horizontale}}{\text{vitesse verticale}} = \frac{\text{portance}}{\text{traînée}} = \frac{C_z}{C_x}$$

Pour chaque aéronef, il existe une seule vitesse pour laquelle la finesse est maximum. Choisir la **vitesse de finesse maximale** permet de parcourir la **plus grande distance possible**.

Comparaison des finesesses en vol plané :

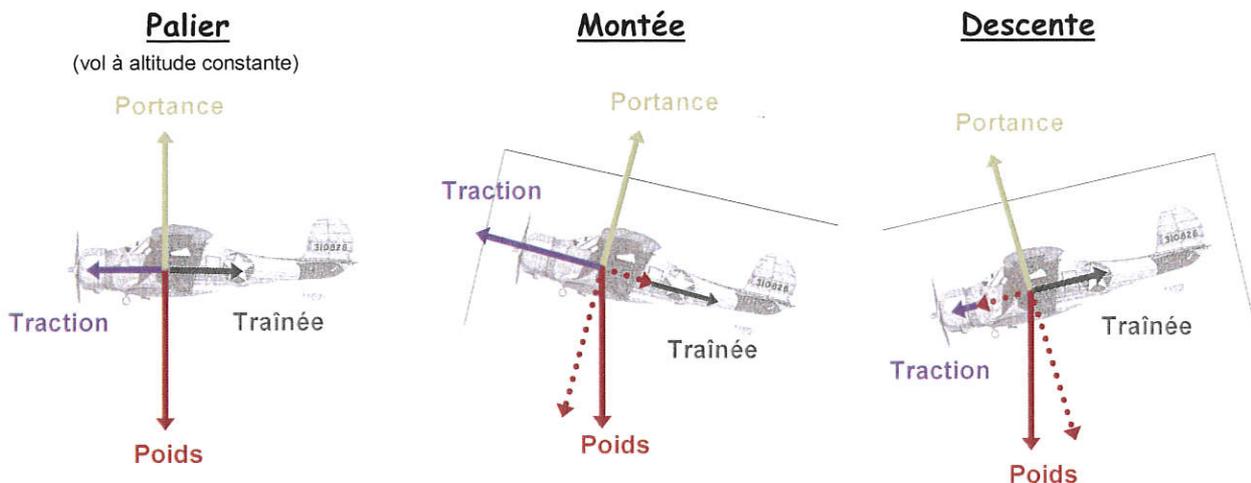




Le vol d'un aéronef est soumis à 4 forces :

- la **traction** (avions à hélice) ou **poussée** (avions à réaction), grâce à laquelle l'avion progresse dans l'air. La manette des gaz permet d'agir sur l'intensité de cette force.
- la **traînée**
- le **poids** de l'aéronef, force verticale orientée vers le bas, appliquée au centre de gravité.
- la **portance**, force perpendiculaire à la trajectoire, appliquée au centre de poussée.

Le point d'application des variations de portance se nomme le **foyer**. Sa position pour un profil donné est fixe et se situe généralement au quart de la corde à partir du bord d'attaque.



En palier :

La portance équilibre le poids.
La traction équilibre la traînée.

En montée :

La portance équilibre la grande composante du poids.
La traction équilibre la traînée + la petite composante du poids.
La traction doit donc être plus importante qu'en palier

En descente :

La portance équilibre la grande composante du poids.
La traction + la petite composante du poids équilibrent la traînée.
La traction doit donc être moins importante qu'en palier.
La petite composante du poids peut même remplacer la traction (**vol plané**).

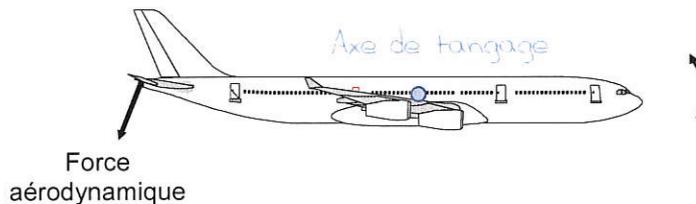
Pour diriger l'avion dans l'espace, on utilise des efforts aérodynamiques créés sur de petites surfaces que l'on appelle **gouvernes** afin de provoquer des rotations sur les 3 axes de l'avion.

Contrôle du tangage ⇒ Montée / Descente

Il s'effectue en déplaçant le **manche longitudinalement (avant-arrière)**.

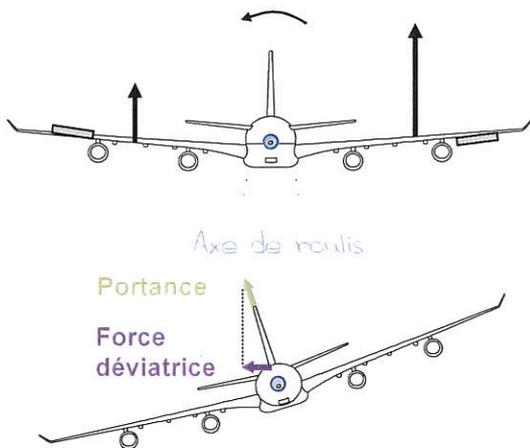
Le **braquage du manche vers l'avant** commande le mouvement de la **gouverne de profondeur** vers le bas. Ceci entraîne une **modification de l'assiette à piquer**.

Le **braquage du manche vers l'arrière** commande le mouvement de la gouverne de profondeur vers le haut. Ceci entraîne une **modification de l'assiette à cabrer**.



Assiette : angle compris entre l'horizontale et l'axe longitudinal de l'avion

Contrôle du roulis ⇒ Virage



Il s'effectue en déplaçant le **manche latéralement (droite-gauche)**.

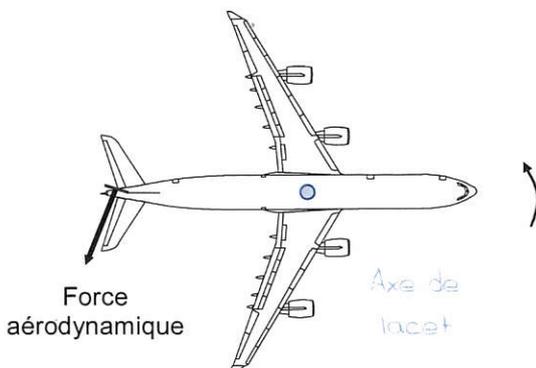
Le **braquage du manche à gauche** commande le mouvement de l'**aileron** gauche vers le haut et de l'**aileron** droit vers le bas.

La portance de l'aile gauche diminue et la portance de l'aile droite augmente, ce qui provoque une **inclinaison** de l'avion **vers la gauche**.

Cette inclinaison entraîne un effet secondaire : l'aile droite qui voit sa portance augmenter voit également sa traînée augmenter. Il se produit alors une rotation autour de l'axe de lacet. Le nez part à droite. Une inclinaison sur la gauche engendre donc du lacet à droite. On parle de **lacet inverse**.

Raisonnement inverse pour le **braquage du manche à droite**.

Contrôle du lacet ⇒ Symétrie du vol



Il s'effectue en manœuvrant les **palonniers** (pédales).

Le **braquage du palonnier vers la gauche** commande le mouvement de la **gouverne de direction** vers la gauche. Ceci entraîne une **rotation à gauche** autour de l'**axe de lacet**.

Raisonnement inverse pour le **braquage du palonnier vers la droite**.

Lors d'une mise en virage, il est nécessaire de "**mettre du pied**" du côté où l'on tourne afin de compenser le lacet inverse.

Virage à droite = manche + palonnier à droite
Virage à gauche = manche + palonnier à gauche

Becs et volets



Becs (bord d'attaque)



Volets (bord de fuite)

Ils permettent de voler à basse vitesse pour les besoins de l'atterrissage et du décollage. Pour maintenir la portance constante, la diminution de vitesse est compensée par une augmentation de la **surface alaire** et/ou une augmentation de la courbure (modification de C_x et C_z).

Aérofreins / Spoilers



Aérofreins



Spoilers

Les **aérofreins** sont des panneaux encastrés dans la voilure ou le fuselage dont la sortie dans l'écoulement de l'air permet d'augmenter la traînée.

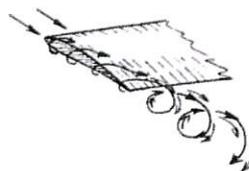
En vol, ils permettent de diminuer la vitesse et d'augmenter le taux de chute. Au sol, ils contribuent au freinage afin de diminuer la longueur de roulement.

Les **spoilers** sont des panneaux d'extrados dont le braquage peut être symétrique en fonction aérofrein ou dissymétrique en fonction gauchissement (réduction de la portance sur l'aile intérieure au virage).

Winglets - Réduction des tourbillons marginaux :

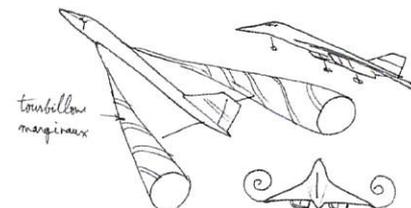


La **surpression d'intrados** et la **dépression d'extrados** engendrent en bouts d'ailes un mouvement de l'air de l'intrados vers l'extrados.



Cet enroulement intrados/extrados de l'air forme alors les **tourbillons marginaux**, qui génèrent une "traînée induite", ainsi qu'une **turbulence de sillage**.

Pour réduire les tourbillons marginaux, on installe en bouts d'ailes des pièces appelées **winglet**.



Définition

C'est une grandeur qui traduit l'effort appliqué à la **structure** de l'aéronef.

Le **facteur de charge** est le rapport entre la charge totale supportée par la structure d'un appareil et le poids réel de cet appareil.

$$\text{Facteur de charge} = \frac{\text{Poids apparent (gravité + forces d'inertie)}}{\text{Poids réel (gravité)}} = \frac{\text{Portance}}{\text{Poids}}$$

Le nombre obtenu est sans unité mais il s'exprime parfois en « g ».

Un avion subit un facteur de charge **positif** quand la portance est orientée dans le sens habituel, vers le « toit » de l'avion, et **négatif** dans le sens contraire.

En vol rectiligne stabilisé sur le dos, par exemple, le facteur de charge vaut -1.

La plupart des avions légers peuvent supporter des facteurs de charge de +4 à -2. Les avions de voltige sont certifiés pour des facteurs de charge de +6 à -4. Ces valeurs sont des limites, qui figurent dans le manuel de vol de chaque avion, et au-delà desquelles risquent d'apparaître des déformations permanentes sur la structure de l'avion, voire une rupture de pièces essentielles telles que le longeron.



Le **pilote** et ses passagers subissent le même facteur de charge que l'avion lors d'une évolution.

- facteur de charge **supérieur à 1** : sensation de **tassement**
- facteur de charge **proche de 0** : sensation d'**apesanteur**
- facteur de charge **négatif** : sensation d'être **projeté vers le haut**

Facteur de charge et vitesse de décrochage

La **vitesse de décrochage** évolue selon la **racine carrée** du facteur de charge.

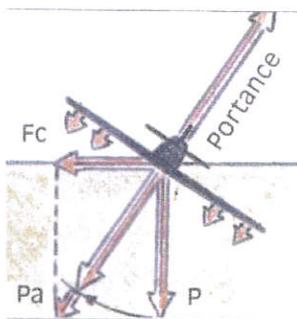
Par exemple un avion qui décroche à 100 km/h sous 1g décrochera vers 200 km/h sous 4g

Facteur de charge en palier

La portance est égale au poids : le facteur de charge est de 1.

Facteur de charge en montée / descente

La portance est inférieure au poids : le facteur de charge est < 1



Fc : force centrifuge
Pa : poids apparent

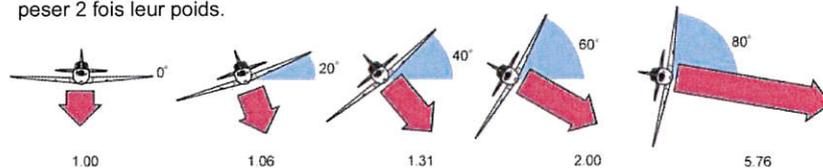
Facteur de charge en virage

La portance doit augmenter pour maintenir le vol en palier.

Le facteur de charge en virage **augmente avec l'inclinaison**.

Il est égal à $\frac{1}{\cos(\text{inclinaison})} > 1$.

Ex : Lors d'un virage à 60° d'inclinaison, le facteur de charge est égal à 2 : la structure de l'appareil doit supporter deux fois le poids de l'avion, et les occupants ont la sensation de peser 2 fois leur poids.



Facteur de charge en ressource

Dans le cas d'un changement rapide de trajectoire dans le plan vertical, le facteur de charge est d'autant plus important que la **vitesse de l'avion** est grande et que le **rayon de courbure** de la trajectoire est petit.

Le décollage

Pendant la phase de **roulement**, l'avion **accélère** sur la piste afin d'atteindre une vitesse lui permettant d'assurer sa sustentation par une portance suffisante.

Lorsque la **vitesse de décollage** est atteinte, le pilote effectue la **rotation** pour placer l'avion à l'assiette de montée. Cela augmente la portance par augmentation d'incidence.

L'avion quitte le sol et continue à accélérer vers sa vitesse de montée tout en prenant de l'altitude.

Le décollage se termine au **passage à la hauteur de 15 m** par rapport au sol.

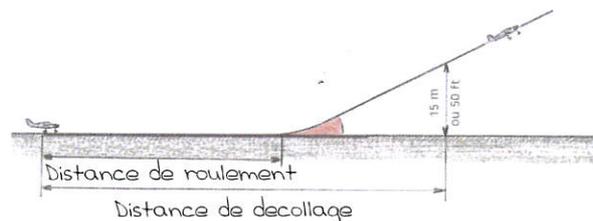


Decollage de l'A340 à La Paz (4000 m de hauteur)

Le décollage d'un avion se fait **face au vent** pour décoller sur une distance plus courte.

L'utilisation des **volets** permet de diminuer la vitesse nécessaire au décollage.

La longueur de roulement nécessaire au décollage augmente avec l'**altitude** et la **température**.



L'atterrissage



Atterrissage de l'A380 à Genève

L'avion descend sur une pente **finale** stabilisée à la **vitesse d'atterrissage**.

Près du sol le pilote « **arrondit** » c'est-à-dire qu'il cabre l'avion pour réduire la pente de descente afin de venir tangenter le sol.

En même temps, il réduit complètement la puissance des moteurs. La vitesse décroît, ce qui réduit doucement la portance.

Le pilote relève le nez de l'avion pour que le **train d'atterrissage principal** prenne contact avec le sol en premier.

Suit la phase de **décélération** qui permet de réduire la vitesse sur la piste avant de dégager vers le parking.

L'atterrissage d'un avion se fait **face au vent** pour atterrir sur une distance plus courte.

L'utilisation des pleins **volets** (et si installés les becs) permet de réduire la vitesse d'approche.

La distance d'atterrissage augmente avec l'**altitude** et la **température**.

