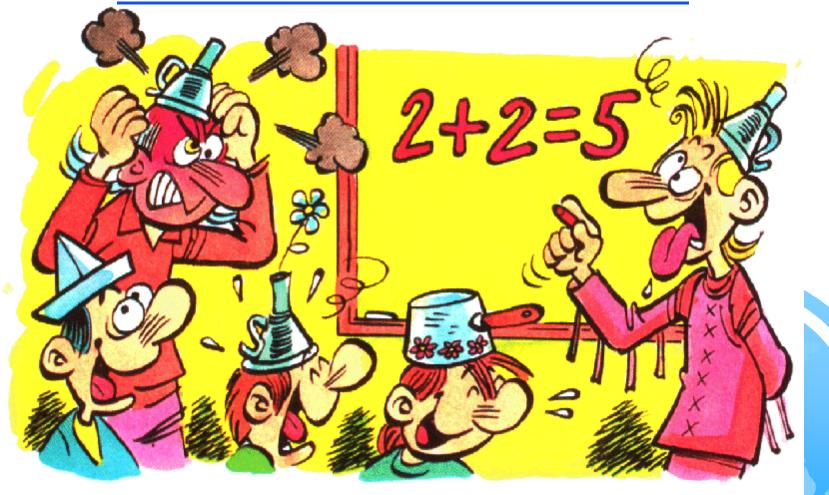
Éléments de calcul mental





Calcul mental

Introduction

- ✓ Son but est de faciliter la tâche du pilote pour lui éviter de lâcher les commandes en manipulant une calculatrice.
- ✓ En vol il ne doit pas perturber mais permettre les calculs de temps, consommation, trajectoires en plan, site, dérive etc....
- ✓ Il est approximatif mais cette approximation reste compatible avec les résultats recherchés, compte-tenu des imprécisions qui caractérisent les données.



Le facteur de base (Fb ou Basic factor) est le temps exprimé en minutes pour parcourir l'unité de distance utilisée dans la vitesse

En avion, la vitesse étant exprimée en kt, les distances en nautiques, F_b représente le temps en minutes pour parcourir 1 Nm.

En fonction de la vitesse propre, on a :

$$Fb = 60 / Vp$$



➤ L'inverse du facteur de base 1 / F_b est la distance en Nm parcourue en 1 minute

pour un avion dont la Vp est 120 kt on a :

$$F_b = > 60/120 = 0.5$$

soit 30" par Nm

$$1/F_b = > 120/60 = 2$$

soit 2 Nm/min



Il est intéressant de retrouver rapidement les Fb courants et leurs inverses 1/Fb ou VP/min :

80kt	$F_b = 3/4$	$1/F_b = 4/3$	4/3 Nm/min
90kt	$F_b = 2/3$	$1/F_b = 3/2$	1,5 Nm/min
100kt	$F_{b} = 0.6$	$1/F_b = 1.7$	1,7 Nm/min
120kt	$F_b = 1/2$	$1/F_b = 2$	2 Nm/min
150kt	$F_b = 0.4$	$1/F_b = 2.5$	2,5 Nm/min
180kt	$F_b = 1/3$	$1/F_b = 3$	3 Nm/min



Cela permet de faire rapidement le calcul du temps sans vent (Tsv) sur un parcours donné en appliquant la formule:

$$T (min) = D \cdot F_b$$

Nb: La vitesse prise en considération est la vitesse propre de l'avion calculée à partir de la vitesse indiquée (Vi) et qui ne tient pas compte du vent.



Calcul de la vitesse propre

Les anémomètres sont calibrés en fonction des critères de l'atmosphère type.

La vitesse indiquée n'est pas représentative de la vitesse par rapport à la masse d'air

Il faudra apporter 2 corrections à cette Vi :

- 1. Une correction de densité
- 2. Une correction de température

$$Vp = Vi + 1\%$$

(par 600') 1

$$Vp = Vi + /- 1\%$$

(par 5° △) 2

- (1) d'altitude pression
- (2) par rapport à la T° de l'Atmosphère type



Exemple de calcul de la vitesse propre

Vous volez au FL 65, votre Vi est de 100 kt et la température extérieure est de 22°C. Quelle est votre Vp?

Correction de densité:

+ 11%

 $(11 \times 600')$

Correction de température:

à 6500 pieds la T° ext devrait être de +2°, je suis en ISA + 20° j'ajoute 4% (20°/5° = 4)

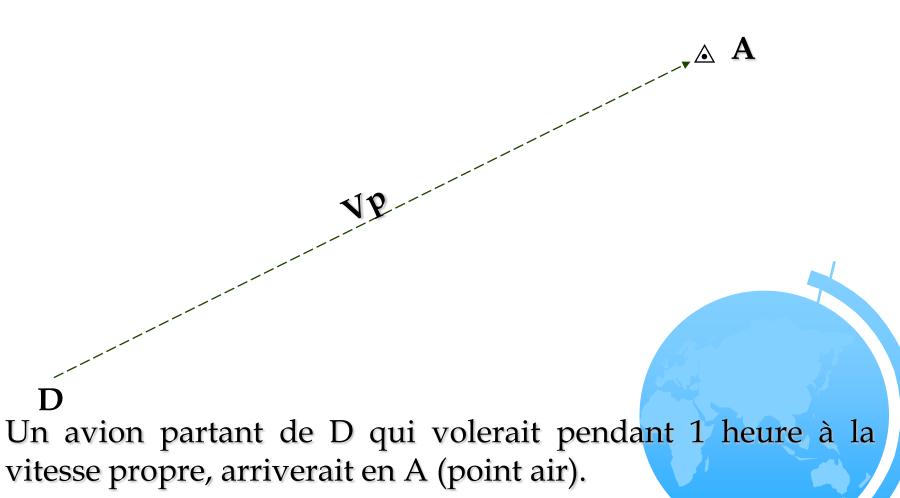
Cela fait une correction totale de + 15%.

Ma vitesse propre Vp est de 100 + 15 = 115 kt

Souvenez vous: + chaud, + haut, + vite

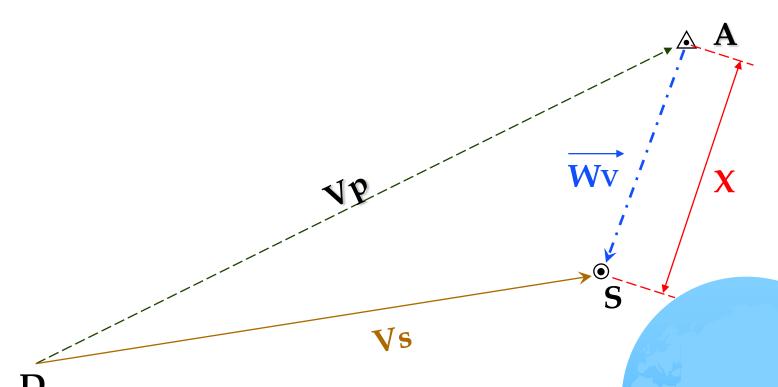


3. Effet du vent sur le vol de l'avion





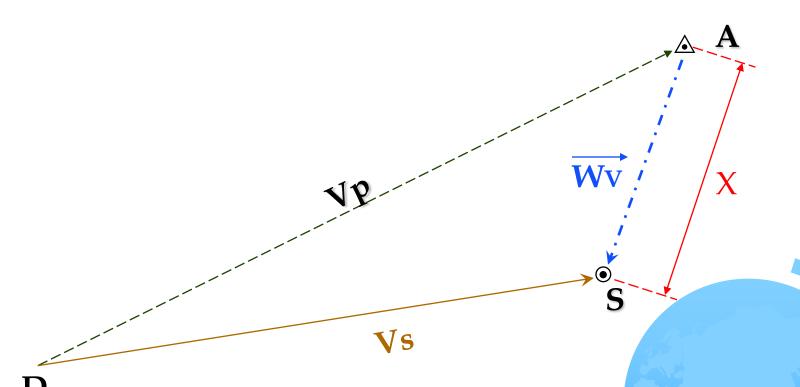
3. Effet du vent sur le vol de l'avion. suite



Subissant un vent Wv du NNE, le même avion arriverait en S (point sol). AS représente l'effet du vent X sur la trajectoire de l'avion pendant 1 heure.



3. Effet du vent sur le vol de l'avion



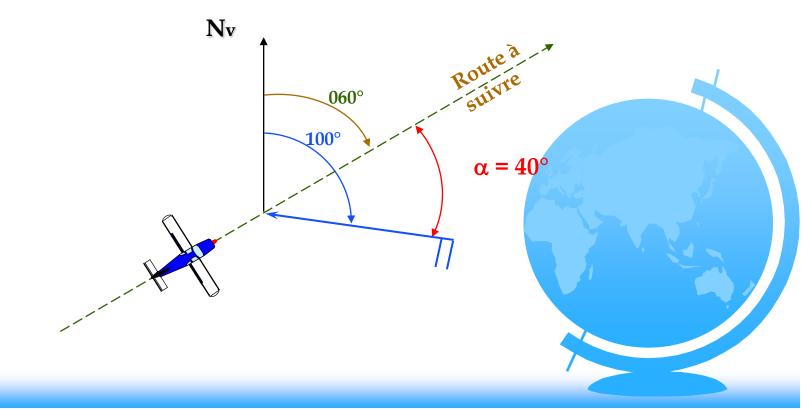
On exprime **X** en minutes de vol à la vitesse Vp:

$$X = F_b \cdot W_V$$



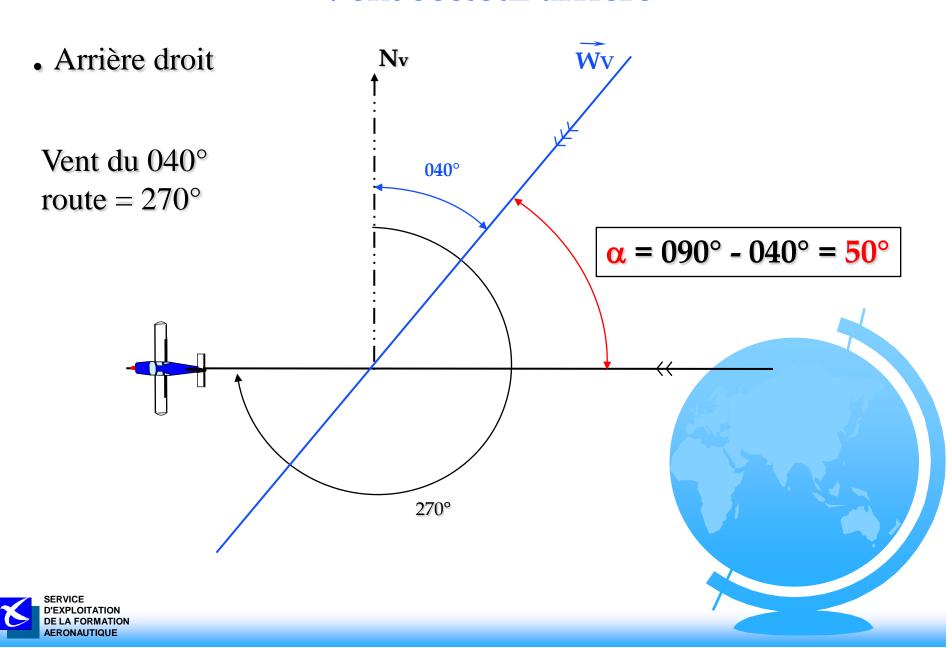
3.1 Notion d'angle au vent

On appelle <u>l'angle au vent</u> (symbole α), l'angle <u>aigu</u> compris entre la direction d'où vient le vent et la route que doit suivre l'avion (DTK).





> Vent secteur arrière



3.2 Règle générale pour la détermination de l'angle au vent α

a) Matérialiser d'où vient le vent par rapport à la route à suivre pour déterminer quantitativement:

Vent arrière ou de face Vent travers gauche ou droit

b) Déterminer quantitativement la valeur de l'angle au vent:

Vent de face: $\alpha^{\circ} = W_{Vdirection} - route^*$

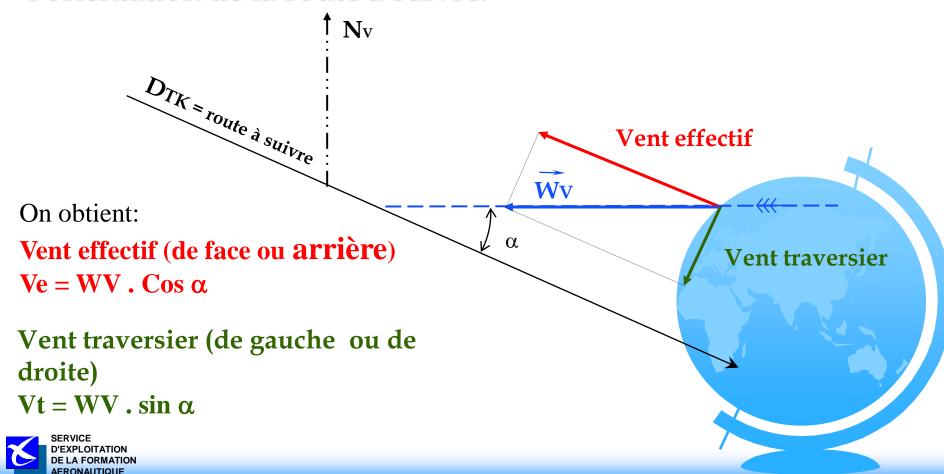
Vent arrière: $\alpha^{\circ} = W_{Vdirection} - inverse route^*$



^{*} Route à suivre

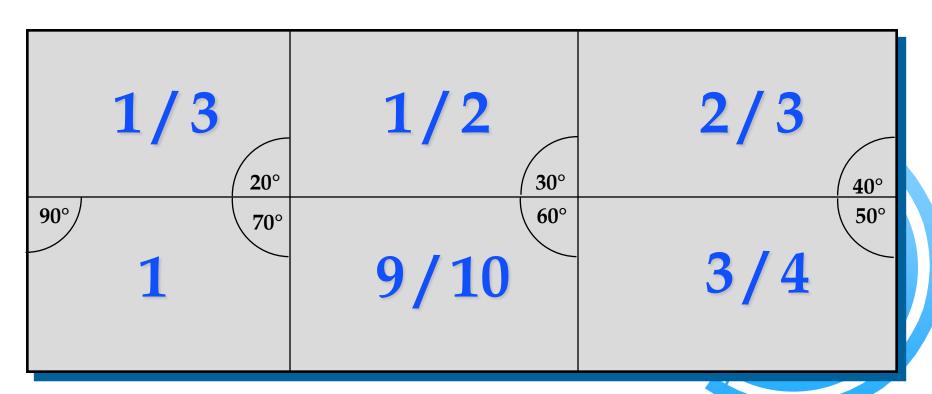
3.3 Notion de vent effectif et vent traversier

L'angle au vent α étant connu, il est toujours possible de décomposer le secteur vent selon 2 directions associées à l'orientation de la route à suivre.



3.4 Calcul rapide des lignes trigonométriques

Calcul rapide des sinus





Calcul rapide des lignes trigonométriques (autre méthode)

$$Sin \alpha = (\alpha / 100) + 0.2$$

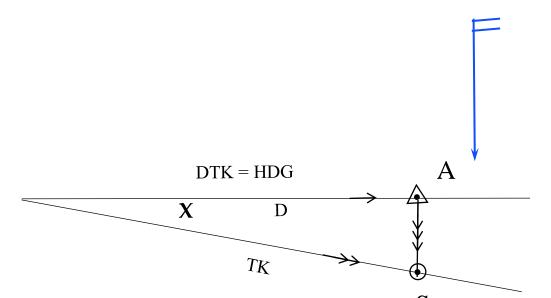
Exemple: sin 60°

$$(60 / 100) + 0.2 = 0.8$$





5.1.1 Calcul de la dérive



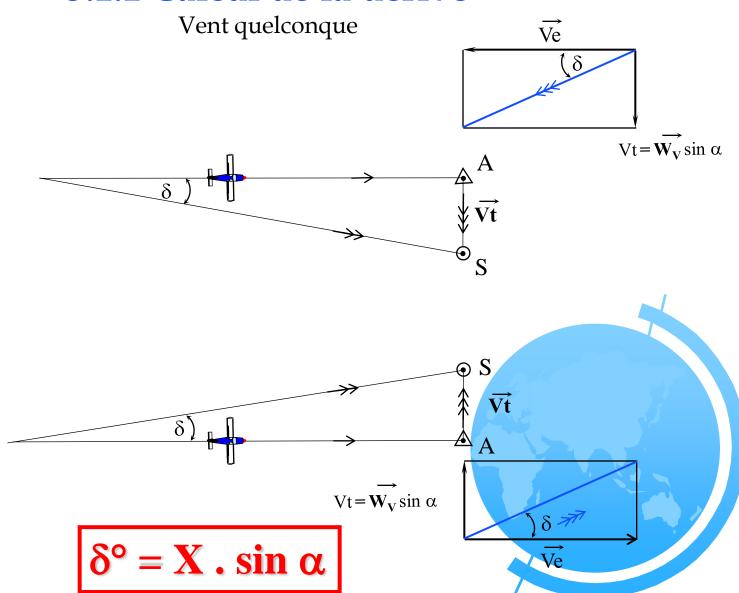
Au bout d'une heure l'avion est au point S , il a subi un effet de vent $X = B_F \cdot W_V$

X est proportionnel à la force du vent et inversement proportionnel à la vitesse de l'avion.

Lorsque le vent est plein travers, X représente la dérive maximum



5.1.1 Calcul de la dérive





Calcul rapide d'un cap

☆ Matérialisation du vent par rapport à la route:

vent de droite

Cm > Rm

vent de gauche

Cm < Rm

Détermination de Cw

 $Vt = 1/3 de W_V$

 $Vt = 2/3 de W_V$

 $Vt = 3/3 \text{ de } W_V$

9 Détermination du facteur de base (F_b)

$$F_b = 60 / Vp$$

• Détermination de la dérive (drift = δ)

$$\delta = Vt \cdot F_h$$

• Détermination du cap magnétique Cm

$$Cm = Rm + / - \delta^{\circ}$$





8. Formules pratiques

 \checkmark Relations entre rayon de virage r, inclinaison Φ et Vp

$$\Phi$$
 = 15 % de Vp (kt) $R_{(m)}$ = 10 Vp (kt) $R_{(Nm)}$ = Vp (kt) / 200

- Relation pente en degrés et pourcentage $P\% = P^{\circ}. 10/6$
- Relation pente de trajectoire, vitesse sur trajectoire, Vz

$$Vz$$
 (ft/mn) = Vs (kt) . $P\%$

Relation variation d'assiette / Vz / Vp

$$1^{\circ} = +/-200' / \text{minute} = +/-5 \text{ kt}$$

Calcul de l'altitude vraie Zv:

$$Zv = Zi + 4 (T^{\circ} - T^{\circ} std) . Zi_{(milliers de pieds)}$$



9. Formules pratiques

Rappels

```
1 Nm =
               6000 feet
                                             1852 m
1% =
               60 ft / Nm
5 % =
               300 ft / Nm
1 \, \text{m/s} =
               200 ft / mn (environ)
1 \, \text{m/s} =
              2 \text{ kts} = 4 \text{ km/h (environ)}
1 inch =
               34 hPa (environ)
               0.72 kg (* essence avion: 100LL)
1 litre*=
1 \text{ kg*} =
              1.39 litre
                              (* essence avion: 100LL)
```

