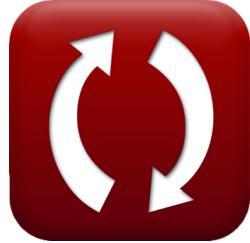


[calculatoratoz.com](http://calculatoratoz.com)[unitsconverters.com](http://unitsconverters.com)

# Nomenclatura della dinamica degli aeromobili Formule

[Calcolatrici!](#)[Esempi!](#)[Conversioni!](#)

Segnalibro [calculatoratoz.com](http://calculatoratoz.com), [unitsconverters.com](http://unitsconverters.com)

La più ampia copertura di calcolatrici e in crescita - **30.000+ calcolatrici!**  
Calcola con un'unità diversa per ogni variabile - **Nella conversione di unità costruita!**

La più ampia raccolta di misure e unità - **250+ misurazioni!**

Sentiti libero di CONDIVIDERE questo documento con i tuoi amici!

[Si prega di lasciare il tuo feedback qui...](#)



© [calculatoratoz.com](http://calculatoratoz.com). A [softusvista inc.](#) venture!



# Lista di 18 Nomenclatura della dinamica degli aeromobili Formule

## Nomenclatura della dinamica degli aeromobili



### 1) Angolo di attacco

$$fx \quad \alpha = a \tan\left(\frac{w}{u}\right)$$

[Apri Calcolatrice](#)

$$ex \quad 1.347887^\circ = a \tan\left(\frac{0.4m/s}{17m/s}\right)$$

### 2) Angolo di scivolata

$$fx \quad \beta = a \sin\left(\frac{v}{\sqrt{(u^2) + (v^2) + (w^2)}}\right)$$

[Apri Calcolatrice](#)**ex**

$$2.962436^\circ = a \sin\left(\frac{0.88m/s}{\sqrt{\left((17m/s)^2\right) + \left((0.88m/s)^2\right) + \left((0.4m/s)^2\right)}}\right)$$



### 3) Coefficiente del momento di beccheggio ↗

**fx**  $C_m = \frac{M}{q \cdot S \cdot \ell}$

[Apri Calcolatrice ↗](#)

**ex**  $0.589895 = \frac{17.98 \text{N}^*\text{m}}{10 \text{Pa} \cdot 5.08 \text{m}^2 \cdot 0.6 \text{m}}$

### 4) Coefficiente del momento di imbardata ↗

**fx**  $C_n = \frac{N}{q \cdot S \cdot \ell}$

[Apri Calcolatrice ↗](#)

**ex**  $1.377953 = \frac{42 \text{N}^*\text{m}}{10 \text{Pa} \cdot 5.08 \text{m}^2 \cdot 0.6 \text{m}}$

### 5) Coefficiente del momento rotante ↗

**fx**  $C_l = \frac{L}{q \cdot S \cdot \ell}$

[Apri Calcolatrice ↗](#)

**ex**  $0.61 = \frac{18.5928 \text{N}^*\text{m}}{10 \text{Pa} \cdot 5.08 \text{m}^2 \cdot 0.6 \text{m}}$

### 6) Coefficiente di forza laterale ↗

**fx**  $C_y = \frac{Y}{q \cdot S}$

[Apri Calcolatrice ↗](#)

**ex**  $0.748031 = \frac{38 \text{N}}{10 \text{Pa} \cdot 5.08 \text{m}^2}$



## 7) Coefficiente di forza normale con forza normale aerodinamica ↗

**fx**  $C_z = \frac{Z}{q \cdot S}$

[Apri Calcolatrice ↗](#)

**ex**  $0.374016 = \frac{19N}{10Pa \cdot 5.08m^2}$

## 8) Corda aerodinamica media per aeroplano a elica ↗

**fx**  $c_{ma} = \left( \frac{1}{S} \right) \cdot \int \left( L_c^2, x, -\frac{b}{2}, \frac{b}{2} \right)$

[Apri Calcolatrice ↗](#)

**ex**  $142.126m = \left( \frac{1}{5.08m^2} \right) \cdot \int \left( (3.8m)^2, x, -\frac{50m}{2}, \frac{50m}{2} \right)$

## 9) Forza assiale aerodinamica ↗

**fx**  $X = C_x \cdot q \cdot S$

[Apri Calcolatrice ↗](#)

**ex**  $34.036N = 0.67 \cdot 10Pa \cdot 5.08m^2$

## 10) Forza laterale aerodinamica ↗

**fx**  $Y = C_y \cdot q \cdot S$

[Apri Calcolatrice ↗](#)

**ex**  $38.608N = 0.76 \cdot 10Pa \cdot 5.08m^2$



**11) Forza normale aerodinamica** 

$$fx \quad Z = C_z \cdot q \cdot S$$

**Apri Calcolatrice** 

$$ex \quad 19.304N = 0.38 \cdot 10Pa \cdot 5.08m^2$$

**12) Momento di imbardata** 

$$fx \quad N = C_n \cdot q \cdot S \cdot \ell$$

**Apri Calcolatrice** 

$$ex \quad 42.672N*m = 1.4 \cdot 10Pa \cdot 5.08m^2 \cdot 0.6m$$

**13) Momento di lancio** 

$$fx \quad M = C_m \cdot q \cdot S \cdot \ell$$

**Apri Calcolatrice** 

$$ex \quad 17.9832N*m = 0.59 \cdot 10Pa \cdot 5.08m^2 \cdot 0.6m$$

**14) Momento rotolante** 

$$fx \quad L = C_l \cdot q \cdot S \cdot \ell$$

**Apri Calcolatrice** 

$$ex \quad 18.5928N*m = 0.61 \cdot 10Pa \cdot 5.08m^2 \cdot 0.6m$$

**15) Velocità lungo l'asse del beccheggio per un angolo di deriva laterale ridotto** 

$$fx \quad v = \beta \cdot u$$

**Apri Calcolatrice** 

$$ex \quad 0.878972m/s = 2.962436^\circ \cdot 17m/s$$



**16) Velocità lungo l'asse di imbardata per un angolo di incidenza ridotto**

**fx**  $w = u \cdot \alpha$

**Apri Calcolatrice**

**ex**  $0.399924 \text{ m/s} = 17 \text{ m/s} \cdot 1.34788^\circ$

**17) Velocità lungo l'asse di rollio per un angolo di incidenza ridotto**

**fx**  $u = \frac{w}{\alpha}$

**Apri Calcolatrice**

**ex**  $17.00323 \text{ m/s} = \frac{0.4 \text{ m/s}}{1.34788^\circ}$

**18) Velocità lungo l'asse di rollio per un angolo di scivolata laterale ridotto**

**fx**  $u = \frac{v}{\beta}$

**Apri Calcolatrice**

**ex**  $17.01987 \text{ m/s} = \frac{0.88 \text{ m/s}}{2.962436^\circ}$



# Variabili utilizzate

- **b** Apertura alare (*metro*)
- **C<sub>m</sub>** Coefficiente del momento di beccheggio
- **C<sub>ma</sub>** Accordo aerodinamico medio (*metro*)
- **C<sub>n</sub>** Coefficiente del momento di imbardata
- **C<sub>x</sub>** Coefficiente di forza assiale
- **C<sub>y</sub>** Coefficiente di forza laterale
- **C<sub>z</sub>** Coefficiente di forza normale
- **C<sub>l</sub>** Coefficiente del momento di rotolamento
- **L<sub>c</sub>** Lunghezza della corda (*metro*)
- **q** Pressione dinamica (*Pascal*)
- **S** Area di riferimento (*Metro quadrato*)
- **u** Velocità lungo l'asse di rollio (*Metro al secondo*)
- **v** Velocità lungo l'asse del tono (*Metro al secondo*)
- **w** Velocità lungo l'asse di imbardata (*Metro al secondo*)
- **X** Forza assiale aerodinamica (*Newton*)
- **Y** Forza laterale aerodinamica (*Newton*)
- **Z** Forza normale aerodinamica (*Newton*)
- **α** Angolo di attacco (*Grado*)
- **β** Angolo di deriva (*Grado*)
- **L** Momento rotolante (*Newton metro*)
- **M** Momento di lancio (*Newton metro*)
- **N** Momento di imbardata (*Newton metro*)
- **ℓ** Lunghezza caratteristica (*metro*)



# Costanti, Funzioni, Misure utilizzate

- **Funzione:** **asin**, asin(Number)

*La funzione seno inversa è una funzione trigonometrica che prende il rapporto tra due lati di un triangolo rettangolo e restituisce l'angolo opposto al lato con il rapporto dato.*

- **Funzione:** **atan**, atan(Number)

*L'abbronzatura inversa viene utilizzata per calcolare l'angolo applicando il rapporto tangente dell'angolo, che è il lato opposto diviso per il lato adiacente del triangolo rettangolo.*

- **Funzione:** **int**, int(expr, arg, from, to)

*L'integrale definito può essere utilizzato per calcolare l'area netta con segno, ovvero l'area sopra l'asse x meno l'area sotto l'asse x.*

- **Funzione:** **sin**, sin(Angle)

*Il seno è una funzione trigonometrica che descrive il rapporto tra la lunghezza del lato opposto di un triangolo rettangolo e la lunghezza dell'ipotenusa.*

- **Funzione:** **sqrt**, sqrt(Number)

*Una funzione radice quadrata è una funzione che accetta un numero non negativo come input e restituisce la radice quadrata del numero di input specificato.*

- **Funzione:** **tan**, tan(Angle)

*La tangente di un angolo è il rapporto trigonometrico tra la lunghezza del lato opposto all'angolo e la lunghezza del lato adiacente all'angolo in un triangolo rettangolo.*

- **Misurazione:** **Lunghezza** in metro (m)

*Lunghezza Conversione unità* 

- **Misurazione:** **La zona** in Metro quadrato (m<sup>2</sup>)

*La zona Conversione unità* 



- **Misurazione:** **Pressione** in Pascal (Pa)  
*Pressione Conversione unità* ↗
- **Misurazione:** **Velocità** in Metro al secondo (m/s)  
*Velocità Conversione unità* ↗
- **Misurazione:** **Forza** in Newton (N)  
*Forza Conversione unità* ↗
- **Misurazione:** **Angolo** in Grado ( $^{\circ}$ )  
*Angolo Conversione unità* ↗
- **Misurazione:** **Momento di forza** in Newton metro (N\*m)  
*Momento di forza Conversione unità* ↗



## Controlla altri elenchi di formule

- Nomenclatura della dinamica degli aeromobili Formule 
- Atmosfera e proprietà del gas Formule 
- Solleva e trascina Polar Formule 

Sentiti libero di CONDIVIDERE questo documento con i tuoi amici!

### PDF Disponibile in

[English](#) [Spanish](#) [French](#) [German](#) [Russian](#) [Italian](#) [Portuguese](#) [Polish](#) [Dutch](#)

6/13/2024 | 8:27:31 AM UTC

[Si prega di lasciare il tuo feedback qui...](#)

