

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

# Metodi approssimati di campi di flusso non viscosi ipersonici 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...](#)



# Lista di 11 Metodi approssimati di campi di flusso non viscosi ipersonici Formule

## Metodi approssimati di campi di flusso non viscosi ipersonici ↗

1) Componente di velocità parallela non dimensionale per numero di Mach elevato ↗

**fx**  $u_{\perp} = 1 - \frac{2 \cdot (\sin(\beta))^2}{\gamma - 1}$

[Apri Calcolatrice ↗](#)

**ex**  $0.7347 = 1 - \frac{2 \cdot (\sin(0.286\text{rad}))^2}{1.6 - 1}$

2) Componente di velocità perpendicolare non dimensionale per un numero di Mach elevato ↗

**fx**  $v_{\perp} = \frac{\sin(2 \cdot \beta)}{\gamma - 1}$

[Apri Calcolatrice ↗](#)

**ex**  $0.902191 = \frac{\sin(2 \cdot 0.286\text{rad})}{1.6 - 1}$



### 3) Densità adimensionale

**fx**  $\rho_* = \frac{\rho}{\rho_{\text{liq}}}$

[Apri Calcolatrice !\[\]\(e78f798d4ea5c530c9db49e7d26e6b95\_img.jpg\)](#)

**ex**  $4.300259 = \frac{663.1\text{kg/m}^3}{154.2\text{kg/m}^3}$

### 4) Densità adimensionale per numero di Mach elevato

**fx**  $\rho_* = \frac{\gamma + 1}{\gamma - 1}$

[Apri Calcolatrice !\[\]\(05be7c7a8995decd503647c99211f7c2\_img.jpg\)](#)

**ex**  $4.333333 = \frac{1.6 + 1}{1.6 - 1}$

### 5) Pressione non dimensionale

**fx**  $p_* = \frac{P}{\rho \cdot V_\infty^2}$

[Apri Calcolatrice !\[\]\(fe3aebe81acea8d45108cd2768939da7\_img.jpg\)](#)

**ex**  $0.800045 = \frac{800\text{Pa}}{663.1\text{kg/m}^3 \cdot (1.228\text{m/s})^2}$



## 6) Pressione non dimensionale per un numero di Mach elevato ↗

**fx**  $p_{\text{mech}} = 2 \cdot \frac{(\sin(\beta))^2}{\gamma + 1}$

[Apri Calcolatrice ↗](#)

**ex**  $0.061223 = 2 \cdot \frac{(\sin(0.286\text{rad}))^2}{1.6 + 1}$

## 7) Raggio non dimensionale per veicoli ipersonici ↗

**fx**  $r_* = \frac{R}{\lambda \cdot H}$

[Apri Calcolatrice ↗](#)

**ex**  $1.904762 = \frac{8\text{m}}{0.5 \cdot 8.4\text{m}}$

## 8) Rapporto di snellezza con il raggio del cono per il veicolo ipersonico ↗

**fx**  $\lambda_{\text{hyp}} = \frac{R}{H}$

[Apri Calcolatrice ↗](#)

**ex**  $0.952381 = \frac{8\text{m}}{8.4\text{m}}$

## 9) Variabile conica trasformata ↗

**fx**  $\theta_* = \frac{R}{\lambda \cdot H}$

[Apri Calcolatrice ↗](#)

**ex**  $1.904762 = \frac{8\text{m}}{0.5 \cdot 8.4\text{m}}$



**10) Variabile conica trasformata con angolo del cono in flusso ipersonico****Apri Calcolatrice**

**fx**  $\theta_c = \frac{\beta \cdot \left( \frac{180}{\pi} \right)}{\alpha}$

**ex**  $1.900115 = \frac{0.286\text{rad} \cdot \left( \frac{180}{\pi} \right)}{8.624\text{rad}}$

**11) Variabile conica trasformata con angolo d'onda****Apri Calcolatrice**

**fx**  $\theta_w = \frac{\beta \cdot \left( \frac{180}{\pi} \right)}{\lambda}$

**ex**  $32.77319 = \frac{0.286\text{rad} \cdot \left( \frac{180}{\pi} \right)}{0.5}$



# Variabili utilizzate

- $H$  Altezza del cono (*metro*)
- $P$  Pressione (*Pascal*)
- $p_*$  Pressione non dimensionata
- $p_{\text{mech}}$  Pressione non dimensionata per numero di Mech elevato
- $R$  Raggio del cono (*metro*)
- $r_*$  Raggio non dimensionato
- $u_*$  Velocità parallela a monte non dimensionata
- $v_*$  Velocità non dimensionata
- $V_\infty$  Velocità del flusso libero (*Metro al secondo*)
- $\alpha$  Semiangolo del cono (*Radiane*)
- $\beta$  Angolo dell'onda (*Radiane*)
- $\gamma$  Rapporto termico specifico
- $\theta_*$  Variabile conica trasformata
- $\theta_w$  Variabile conica trasformata con angolo d'onda
- $\lambda$  Rapporto di snellezza
- $\lambda_{\text{hyp}}$  Rapporto di snellezza per veicoli ipersonici
- $\rho$  Densità (*Chilogrammo per metro cubo*)
- $\rho_*$  Densità non dimensionata
- $\rho_{\text{liq}}$  Densità del liquido (*Chilogrammo per metro cubo*)



# Costanti, Funzioni, Misure utilizzate

- **Costante:** **pi**, 3.14159265358979323846264338327950288

*Costante di Archimede*

- **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.*

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

*Lunghezza Conversione unità* 

- **Misurazione:** **Pressione** in Pascal (Pa)

*Pressione Conversione unità* 

- **Misurazione:** **Velocità** in Metro al secondo (m/s)

*Velocità Conversione unità* 

- **Misurazione:** **Angolo** in Radiante (rad)

*Angolo Conversione unità* 

- **Misurazione:** **Densità** in Chilogrammo per metro cubo (kg/m<sup>3</sup>)

*Densità Conversione unità* 



## Controlla altri elenchi di formule

- Metodi approssimati di campi di flusso non viscosi ipersonici Formule ↗
- Equazioni dello strato limite per il flusso ipersonico Formule ↗
- Soluzioni fluidodinamiche computazionali Formule ↗
- Elementi di teoria cinetica Formule ↗
- Principio di equivalenza ipersonica e teoria delle onde d'urto Formule ↗
- Mappa della velocità dell'altitudine delle rotte di volo ipersoniche Formule ↗
- Flusso ipersonico e disturbi Formule ↗
- Flusso viscoso ipersonico Formule ↗
- Interazioni viscose ipersoniche Formule ↗
- Flusso newtoniano Formule ↗
- Relazione d'urto obliqua Formule ↗
- Metodo delle differenze finite che marcano nello spazio: soluzioni aggiuntive delle equazioni di Eulero Formule ↗
- Fondamenti del flusso viscoso 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 | 8:57:02 AM UTC

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

