# APLICATIVO COMPUTACIONAL PARA CÁLCULO DO COEFICIENTE DE ARRASTO DE MINIFOGUETES

CD 2.1

GRUPO DE FOGUETES CARL SAGAN TOBIAS PINHEIRO QUELUZ

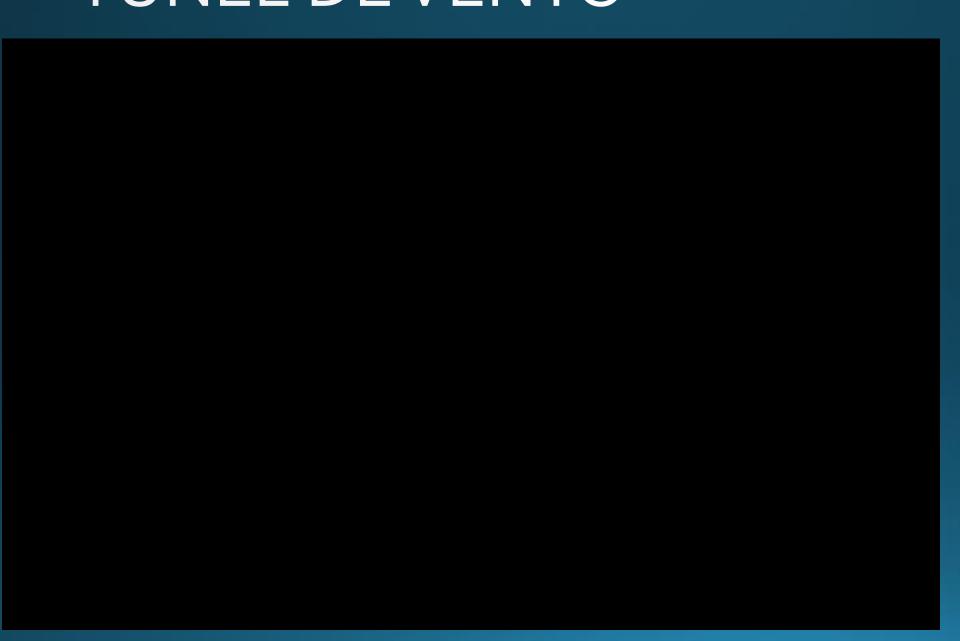
# INTRODUÇÃO

- A determinação teórica do coeficiente de arrasto não apresenta um modelo matemático padrão definido.
- Subestimam os valores de Cd.
- O método de obtenção do coeficiente não é divulgado ou apresentado de forma clara.

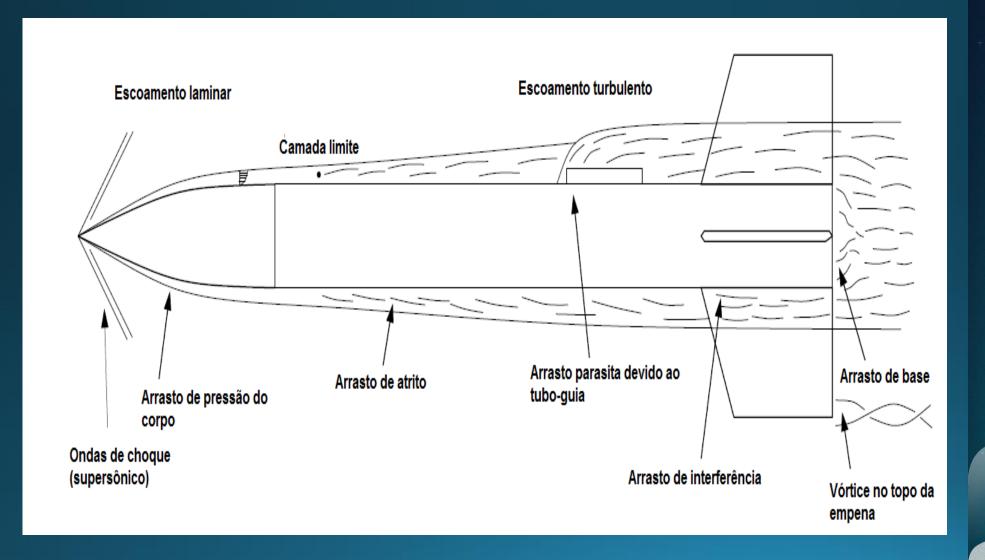
#### COEFICIENTE DE ARRASTO

- > Adimensional
- ➤ Utilizado para quantificar o arrasto ou resistência de um objeto em um meio fluido
- ➤ Pode ser determinado experimentalmente através de testes em túneis de vento

# TÚNEL DE VENTO



### COEFICIENTE DE ARRASTO



$$Cd = \frac{2D}{\rho V^2 A}$$

### CD 2.1

- Linguagem Fortran 90
- Calcula o coeficiente de arrasto de espaçomodelos em escoamento **subsônico/transônico/supersônico**
- Os narizes podem apresentar formato cônico, ogiva, elíptico ou parabólico.
- As empenas são trapezoidais e suas bordas podem ter um perfil arredondado ou quadrado.
- O efeito do tubo-guia e do escoamento de gases sobre o arrasto podem ser considerados.
- O ângulo de ataque de o°.

## MODELO MATEMÁTICO

- Coeficiente de arrasto de atrito (Cd<sub>α</sub>) Hoult (2013)
- Coeficiente de arrasto de base ( $Cd_b$ ), de pressão ( $Cd_p$ ) e parasita ( $Cd_{pa}$ ) Niskanen (2013)
- Coeficiente de arrasto de interferência (Cd<sub>i</sub>) –
  Cannon (2004)

#### CD DE ATRITO

$$Cd_{componente} = rac{C_f S_{wet}}{S_{ref}}$$

$$C_f = \left(\frac{1.328}{\sqrt{Re_t}}\right) \cdot \frac{S_{wetl}}{S_{wet}} + \left(\frac{0.471}{(\log(Re_t) - 0.407)^{2.64}}\right) \cdot \left(1 - \frac{S_{wetl}}{S_{wet}}\right) \cdot C$$

$$C = 1 - 0.09M^2 / C = (1 - 0.15M^2)^{-0.58}$$

$$Re = \frac{V\rho l}{\mu}, \quad M = \frac{V}{340}$$

#### CD DE BASE

$$Cd_{btubo-foguete} = (0.12 - 0.13M^2).\frac{S_b}{S_{ref}}$$

$$Cd_{btubo-foguete} = \left(\frac{0.25}{M}\right) \cdot \frac{S_b}{S_{ref}}$$

 $\overline{Cd_{bempenas}} = (0.5 ou 1.0). Cd_{btubo-foguete}$ 

## CD DE PRESSÃO

$$Cd_{pnariz} = 0.8(sin\emptyset)^2 \cdot \frac{S_{wet}}{S_{ref}}$$

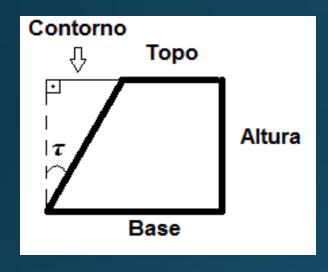
$$Cd_{pnariz} = 1.0sin \, \emptyset. \frac{S_{wet}}{S_{ref}}$$

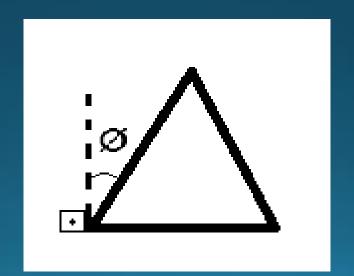
$$Cd_{pnariz} = (2.1(\sin \emptyset)^2 - \frac{0.5\sin \emptyset}{\sqrt{M^2 - 1}}).\frac{S_{wet}}{S_{ref}}$$

$$Cd_{pempenas} = [(1 - M^2)^{-0.417} - 1].(cos\tau)^2.(\frac{S_{wet}}{S_{ref}})$$
 (arredondado)

$$Cd_{pempenas} = 0.85. \left[1 + \frac{M^2}{4} + \frac{M^4}{40}\right]. (cos\tau)^{2.} \left(\frac{S_{wet}}{S_{ref}}\right)$$
 (quadrado)

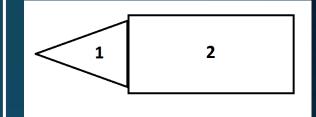
# CD DE PRESSÃO



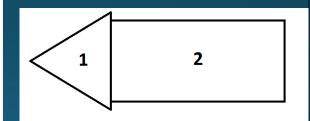


## CD DEVIDO À VARIAÇÃO DE SEÇÃO

1. 
$$Cd_{vs} = \left[0.85\left(1 + \frac{M^2}{4} + \frac{M^4}{40}\right)\left(\frac{S_2 - S_1}{S_{ref}}\right)\right]^{\frac{1}{2}}$$



2. 
$$Cd_{vs} = Cd_{base}\left(\frac{S_1 - S_2}{S_{ref}}\right)$$



## CD DE INTERFERÊNCIA

$$Cd_{i} = C_{fe} \cdot \frac{D_{c} R_{c} N}{S_{ref}} \cdot \left(1 + 2 \cdot \frac{e}{\bar{c}}\right)$$

#### CD PARASITA

$$Cd_{pa} = \left[0.85\left(1 + \frac{M^2}{4} + \frac{M^4}{40}\right) \cdot max(A, 1)\right] \cdot \left(St_e - St_i \cdot max(B, 0)\right)$$

$$A = 1.3 - 0.3. \left(\frac{Ltb}{Detb}\right); \qquad B = 1.0 - \left(\frac{Ltb}{Detb}\right)$$

### **CD TOTAL**

$$Cd = (Cd_a + Cd_b + Cd_p + Cd_i + Cd_{pa} + Cd_{vs})1.05$$

## RESULTADOS

Minifoguete	Apogeu real	Apogeu Rocksim	Apogeu OpenRocket	Apogeu trajetória1p1
LAE - 44	318	502,9	349	272,5
Pluto -1	91,1	107,0	90,8	90,24
Alfa — 2	44,5	55,6	47,8	45,57
Alfa - 6	121,1	161,1	114,0	110,1
LAE - 22	159,1	209,6	178,0	173,1

# RESULTADOS

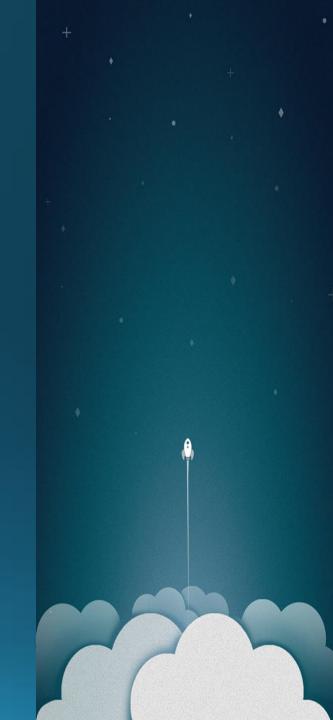


# EXEMPLOS



# EXEMPLOS





## REFERÊNCIAS

- CANNON, B. Model Rocket Simulation with Drag Analysis, 2004.
- DEMAR, J.S. Model Rocket Drag Analysis using a Computerized Wind Tunnel. NAR research & development report 52094, 1995.
- GREGOREK, G. M. Aerodynamic Drag of Model Rockets. Penrose: Estes Industries, 1970.
- HOERNER, S.F. Fluid-Dynamic Drag: theoretical, experimental and statistical information. Publicado pelo autor, 1965.
- HOULT, C.P. Drag Coefficient (rev.3.2). Rocket Science and Technology, 2013.
- NISKANEN, S. OpenRocket technical documentation. 2013.
- ROGERS, C.E; COOPER, D. Rogers Aeroscience RASero Aerodynamic Analysis and Flight Simulation Program: Users Manual. RASAero, 2011.
- STONEY JR, W.K. Collection of zero-lift drag data on bodies of revolution from free-flight investigations. NASA technical report R-100, 1961.



# OBRIGADO!