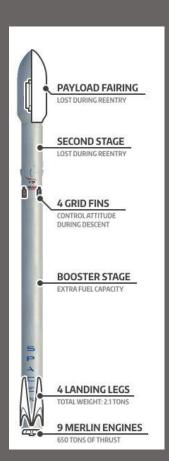
Projeto 3 Lançamento do Falcon 9





Alessandra Blücher e Ariel Iglicky

Pergunta Orientadora:

• Como diferentes áreas transversais influenciam na velocidade do foguete?

Arrasto =
$$-(Cd \cdot d \cdot \frac{v^2}{2} \cdot A)$$

Cd = coeficiente de arrasto

d = densidade

v = velocidade

A =área transversal

Diagrama de Corpo Livre:

weight

Lançamento:

Após o primeiro estágio:

Após o segundo estágio:

thrust

resultant force
= thrust - (drag + weight)

drag
weight

resultant force
= thrust - (drag + weight)

drag
weight

Simplificações do Sitema:

- Modelo orientado somente no eixo Y;
- Força Impulso varia linearmente;
- Modelo valido não contempla instante em que o foguete entra em órbita;
- Coeficiente de arrasto para um cilíndro;



Equações utilizadas:

$$Fr = m \cdot \frac{dv}{dt} + v \cdot \frac{dm}{dt}$$

$$Arrasto = -\left(Cd \cdot d \cdot \frac{v^2}{2} \cdot A\right)$$

$$g = -\left(\frac{G \cdot M}{(r+h)^2}\right)$$

$$\frac{dy}{dt} = Vy$$

$$\frac{dVy}{dt} = \frac{Impulso + Arrasto + massat(t) \cdot g - \frac{dm}{dt} \cdot vy}{massat(t)}$$

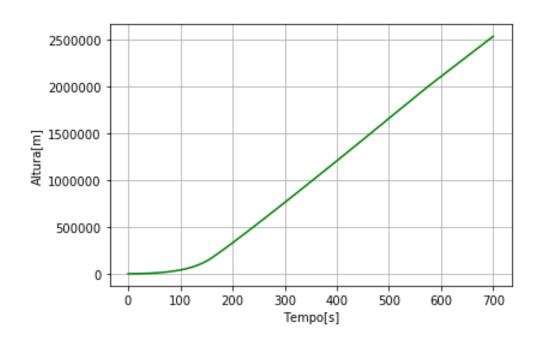
$$\frac{dm}{dt} = \frac{(massat(t + \Delta t) - massat(t))}{\Delta t}$$

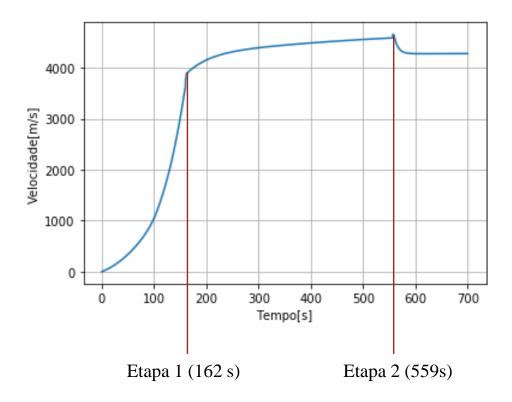
Parâmetros do Falcon 9 v1.2:

- Coeficiente de atrito = 0.82
- Massa total foguete mais combustível [kg] = 541300 kg
- Massa foguete [kg] = 33800 kg
- Massa total do combustível [kg] = 507500 kg
- Massa do combustível para etapa 1 [kg] = 398887 kg
- Massa do combustível para etapa 2 [kg] = 108613 kg
- Tempo de queima 1 = 162 s
- Tempo de queima 2 = 397 s
- Área transversal = $10.75 m^2$

Resultados:

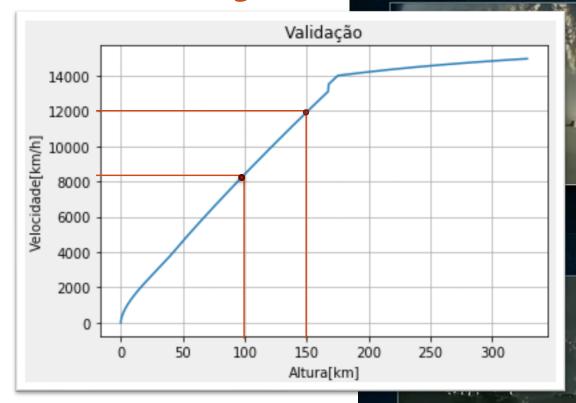
Lançamento do Falcon 9 v1.2:





Validação: Now!/ FOXIO PHOENIX.COM





150

STAGE 2 TELEMETRY ALTITUDE 100 08747

https://www.youtube.com/wat ch?v=dZMf9n2IbSA

FOX 10 LAUN3:30 ES-88°

VICE PRESIDENT PENCE CASTS TIE-BREAKING VOTE IN SENATE TO DEFUT HEADLINES

00:05:17

00:03:26

TELEMETRY ALTITUDE

Análise de Sensibildade:

Área transversal do Falcon $9 = 10.75 m^2$

