

# Lançamento de Foguetes

R.V. Ribas

22 de outubro de 2013

## 1 Equação do Foguete

Vamos considerar um sistema formado, no instante  $t$ , por um foguete de massa  $m$  e velocidade  $v$  e o total da massa do gás ejetado desde  $t = 0$ ,  $m_g$ . A massa total do sistema é constante,  $m_i = m + m_g$ . Considerando o sistema isolado, o seu momento total é conservado:

$$P = P_f + P_g = cte.; P_f = mv; P_g = \int_0^t u(t') dm_g = \int_0^t u(t') \left( \frac{dm_g}{dt'} \right) dt'$$

onde  $u(t')$  é a velocidade da massa  $dm$  ejetada entre  $t'$  e  $t' + dt'$ . Veja que cada porção  $dm$  do gás tem velocidade diferente. Com  $dP/dt = 0 = dP_f/dt + dP_g/dt$  temos,

$$\frac{dP_f}{dt} = m \frac{dv}{dt} + v \frac{dm}{dt} \quad e \quad \frac{dP_g}{dt} = u \frac{dm_g}{dt}$$

Como  $\frac{dm_g}{dt} = -\frac{dm}{dt}$ , temos então a conhecida equação do foguete:

$$m \frac{dv}{dt} + (v - u) \frac{dm}{dt} = 0$$

ou, com  $u_{rel} = -(v - u) = -v_e$  onde  $v_e = |u_{rel}|$  é a velocidade de escape dos gases,

$$m \frac{dv}{dt} = -v_e \frac{dm}{dt}$$

## 2 Lançamento sob a ação da gravidade

No lançamento de um foguete discutido na sala de aula, considerou-se a resultante das forças externas igual a zero, o que é apropriado para descrever o movimento de um foguete no espaço vazio. No caso do lançamento de um foguete verticalmente na superfície da Terra, deve-se considerar ainda uma força externa, igual ao peso do foguete. Pode ser facilmente demonstrado que a equação do foguete nesse caso é:

$$m \frac{dv}{dt} = -v_e \frac{dm}{dt} - m_i g$$

onde  $m$  é a massa do foguete no instante  $t$ . A solução desta equação, pode ser facilmente obtida tomando-se  $m = m_i - \alpha t$ , com  $\alpha = \left| \frac{dm}{dt} \right|$ :

$$v_f - v_i = -v_e \ln \frac{m_f}{m_i} + \frac{m_i g}{\alpha} \ln \frac{m_f}{m_i}$$

$$v(t) = \left( \frac{m_i g}{\alpha} - v_e \right) \ln \frac{m_i - \alpha t}{m_i}$$

O gráfico de  $v(t)$ , considerando-se os dados do foguete modelo descrito no exercício 7 da lista 6 ( $m_i = 79\text{g}$ ,  $\alpha = 6.7\text{g/s}$ ,  $v_e = 790\text{m/s}$ ) é visto na Fig. 1. Note que o resultado acima é

válido somente para  $t < 1,9\text{s}$ , enquanto dura o combustível. De maneira similar pode-se obter  $x(t)$ , definindo-se  $v_r = -(\frac{m_i g}{\alpha} - v_e)$  (note que  $v_r > 0$ ) e resolvendo-se a equação:

$$\frac{dx}{dt} = v(t) = -v_r \ln \frac{m_i - \alpha t}{m_i}$$

o resultado não é difícil de ser obtido, lembrando que  $\int \ln x dx = x(\ln x - 1)$ :

$$x(t) = \frac{v_r m_i}{\alpha} \left[ \frac{m_i - \alpha t}{m_i} \left( \ln \frac{m_i - \alpha t}{m_i} - 1 \right) + 1 \right]$$

O gráfico de  $x(t)$  para o foguete modelo também é mostrado na figura.

A solução do problema do lançamento de um foguete de grande porte, capaz de colocar um satélite em órbita é bem mais complicada, pois nesse caso a aceleração da gravidade não pode mais ser considerada constante, além de haver mecanismos de orientação da direção do voo, com os quais o foguete muda a direção vertical inicial. O efeito da resistência do ar deve ser ainda incluído numa descrição mais realista. Nesses casos, uma solução numérica do problema, como a que empregaremos no exercício de órbitas elípticas é em geral utilizada.

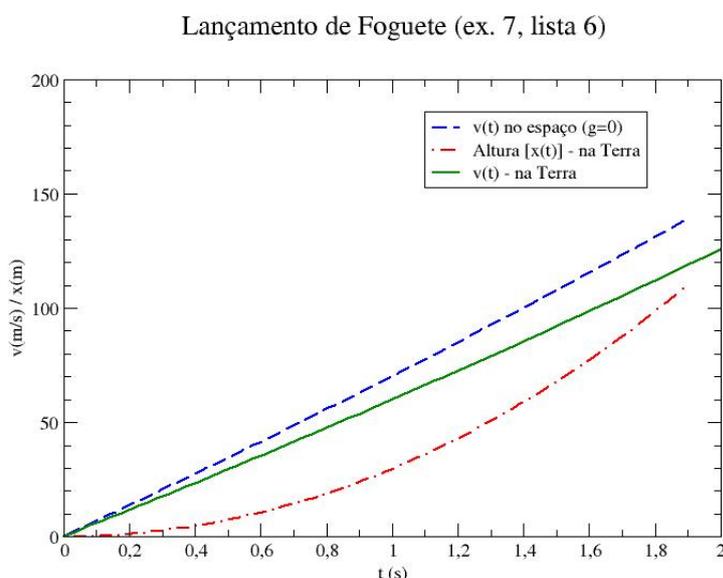


Figura 1: Gráfico de  $v(t)$  e  $x(t)$  para o foguete-modelo lançado da superfície da Terra. A curva tracejada mostra  $v(t)$  na ausência da força gravitacional.