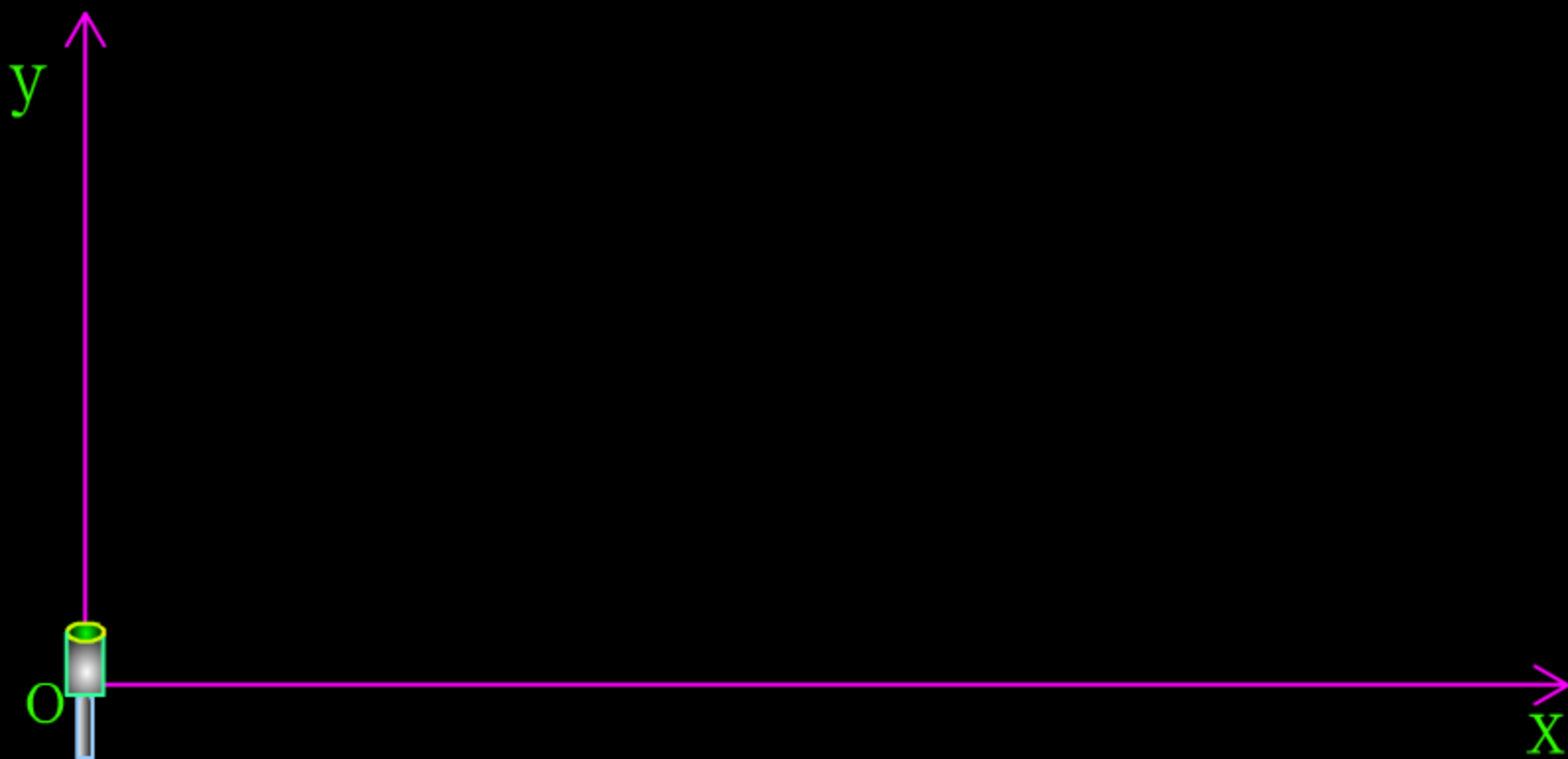


⬇ CONTENTS ⬇

- 4.1 质点动量定理
- 4.2 质点系动量定理
- 4.3 质点系动量守恒定律
- **4.4 质心 质心运动定理**

质心运动



◆ 质心

1. 质心的概念

质点系的质量中心，
简称**质心**。

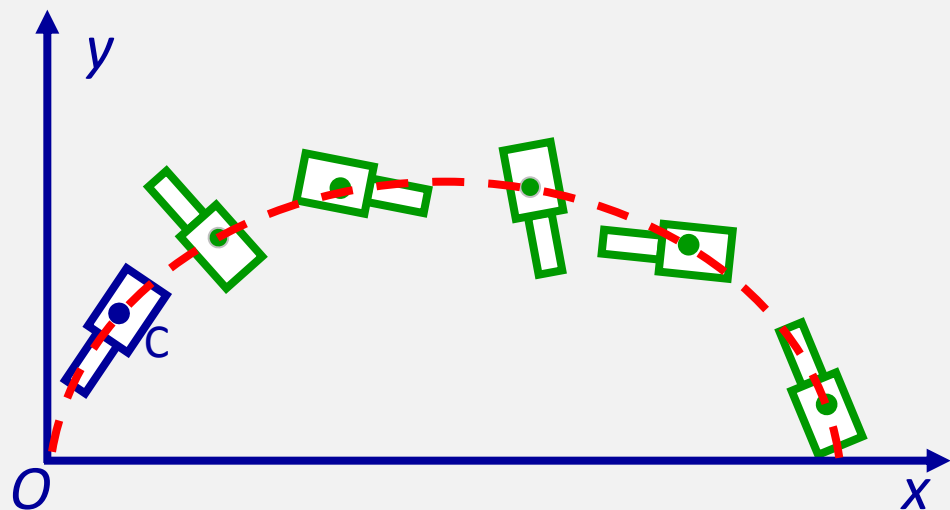
C点是手榴弹的质心。

C点的运动轨迹是抛物线

抛手榴弹的过程

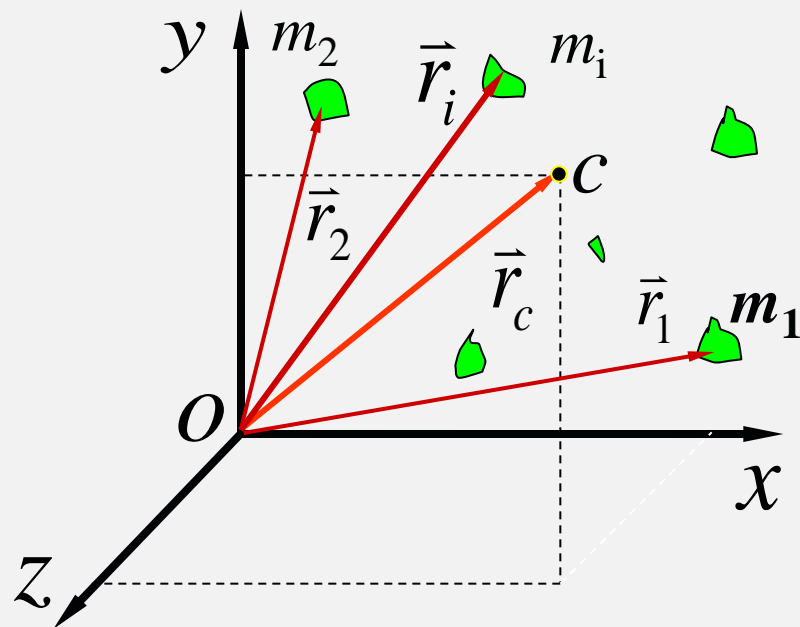
其余点的运动= 随C点的平动 + 绕C点的转动。

质心运动反映了质点系的整体运动趋势。



2.质心的位置

由 n 个质点组成的质点系，其质心的位置：



对质量**离散分布**的系统

$$\vec{r}_C = \frac{m_1 \vec{r}_1 + m_2 \vec{r}_2 + \dots + m_i \vec{r}_i + \dots}{m_1 + m_2 + \dots + m_i + \dots} = \frac{\sum_{i=1}^n m_i \vec{r}_i}{m'}$$

$$x_C = \frac{\sum_{i=1}^n m_i x_i}{m'} \quad y_C = \frac{\sum_{i=1}^n m_i y_i}{m'} \quad z_C = \frac{\sum_{i=1}^n m_i z_i}{m'}$$

对质量连续分布的物体

$$x_C = \frac{1}{m'} \int x dm$$

$$\vec{r}_C = \frac{1}{m'} \int \vec{r} dm$$

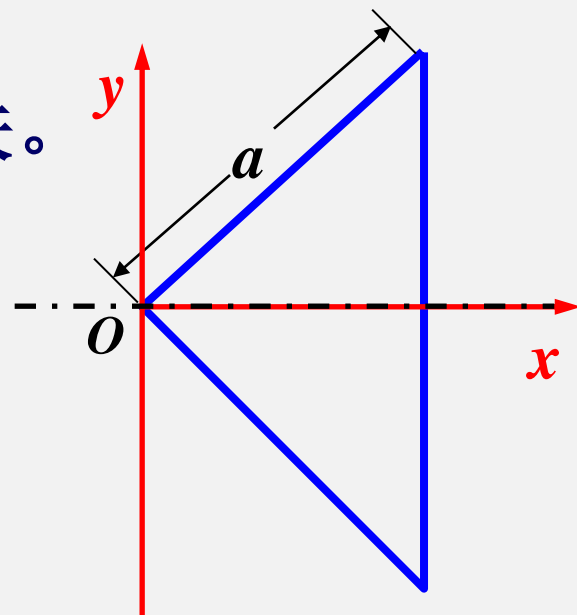
$$y_C = \frac{1}{m'} \int y dm$$

$$z_C = \frac{1}{m'} \int z dm$$

讨论:

- 质心与重心概念不同。当物体尺寸不十分大时，质心与重心位置重合。
- 质量均匀的规则物体，质心在几何中心。
- 质心的位矢与参考系的选取有关。
- 质心点不一定在物体上。

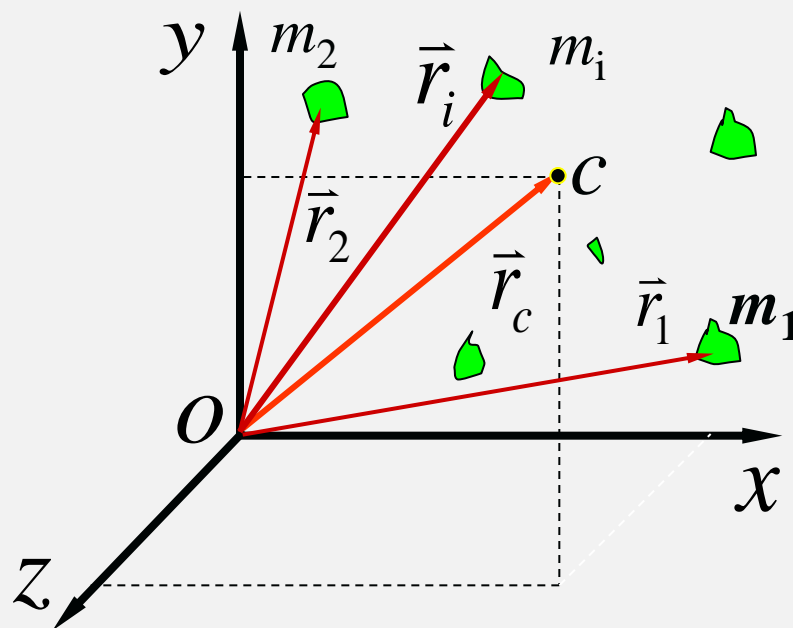
例：圆环，质心点在圆心。



◆ 质心运动定律

$$\vec{r}_C = \frac{\sum_{i=1}^n m_i \vec{r}_i}{m'}$$

$$m' \vec{r}_C = \sum_{i=1}^n m_i \vec{r}_i$$



上式两边对时间 t 求一阶导数，得

$$m' \frac{d\vec{r}_C}{dt} = \sum_{i=1}^n m_i \frac{d\vec{r}_i}{dt} \quad m' \vec{v}_C = \sum_{i=1}^n m_i \vec{v}_i = \sum_{i=1}^n \vec{p}_i$$

再对时间 t 求一阶导数，得 $m'\vec{a}_C = \frac{d(\sum_{i=1}^n \vec{p}_i)}{dt}$

根据质点系动量定理 $\sum_{i=1}^n \frac{d\vec{p}_i}{dt} = \sum_{i=1}^n \vec{F}_{i\text{外}}$

(因质点系内 $\sum_{i=1}^n \vec{F}_{i\text{内}} = 0$)

$$\vec{F}_{\text{合外}} = m' \frac{d\vec{v}_C}{dt} = m'\vec{a}_C$$

作用在系统上的合外力等于系统的总质量乘以质心的加速度——**质心运动定律**。

例1 水分子 H_2O 的结构如图, 每个氢原子和氧原子之间距离均为 $d = 1.0 \times 10^{-10} \text{ m}$, 氢原子和氧原子两条连线间的夹角为 $\theta = 104.6^\circ$ 。

求: 水分子的质心。

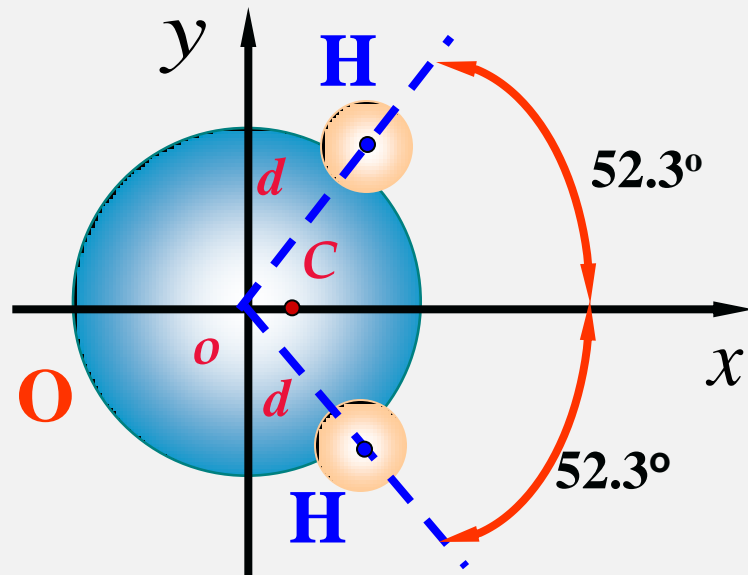
解: $y_C = 0$

$$x_C = \frac{\sum_{i=1}^n m_i x_i}{\sum m_i}$$

$$= \frac{m_{\text{H}} d \sin 37.7^\circ + m_{\text{O}} \times 0 + m_{\text{H}} d \sin 37.7^\circ}{m_{\text{H}} + m_{\text{O}} + m_{\text{H}}}$$

$$x_C = 6.8 \times 10^{-12} \text{ m}$$

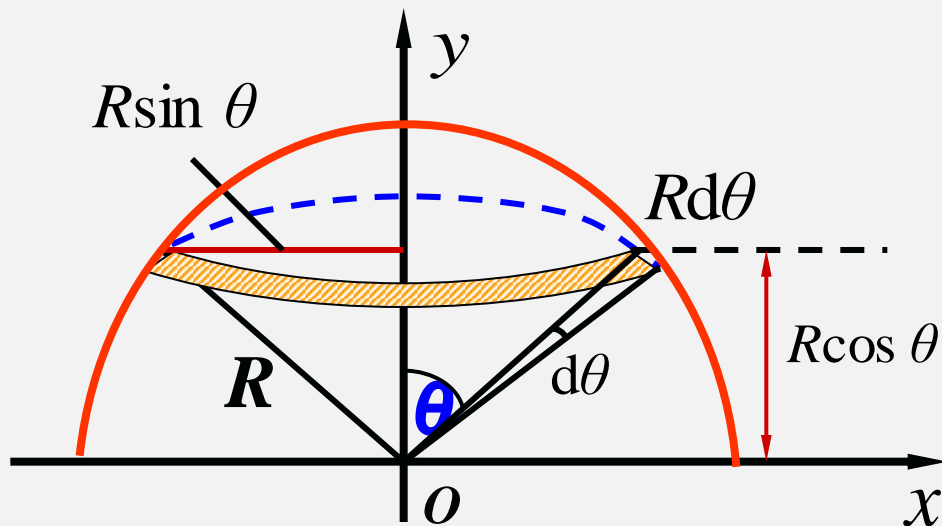
$$\vec{r}_C = 6.8 \times 10^{-12} \text{ m} \vec{i}$$



例2 求半径为 R 的匀质半薄球壳的质心。

解：选如图所示的坐标系。

在半球壳上取一圆环，其面积为



$$ds = 2\pi R \sin \theta \cdot R d\theta$$

圆环的质量 $dm = \sigma 2\pi R^2 \sin \theta d\theta$

由于球壳关于 y 轴对称，故 $x_c = 0$

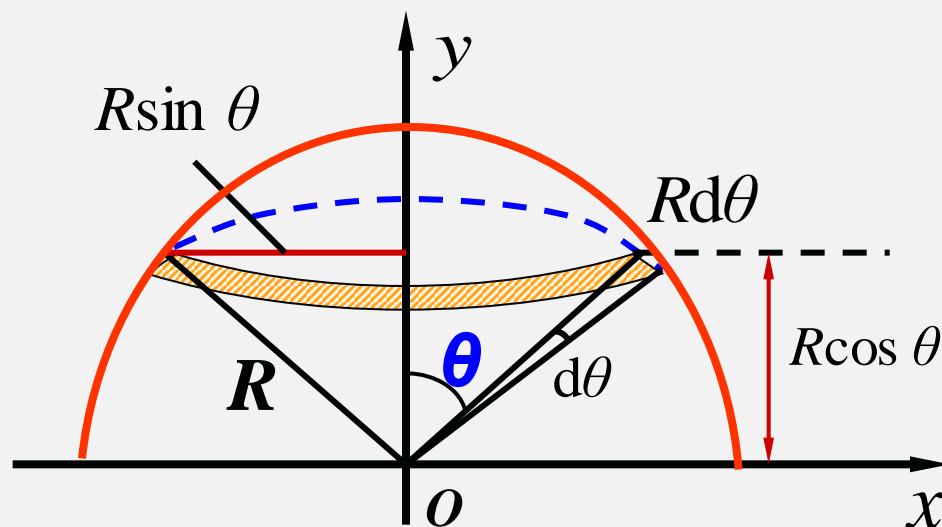
$$y_c = \frac{1}{m'} \int y dm = \frac{\int y \sigma 2\pi R^2 \sin \theta d\theta}{\sigma 2\pi R^2}$$

而 $y = R \cos \theta$

所以 $y_c = R \int_0^{\frac{\pi}{2}} \cos \theta \sin \theta d\theta = R/2$

其质心位矢:

$$\vec{r}_c = R/2 \vec{j}$$



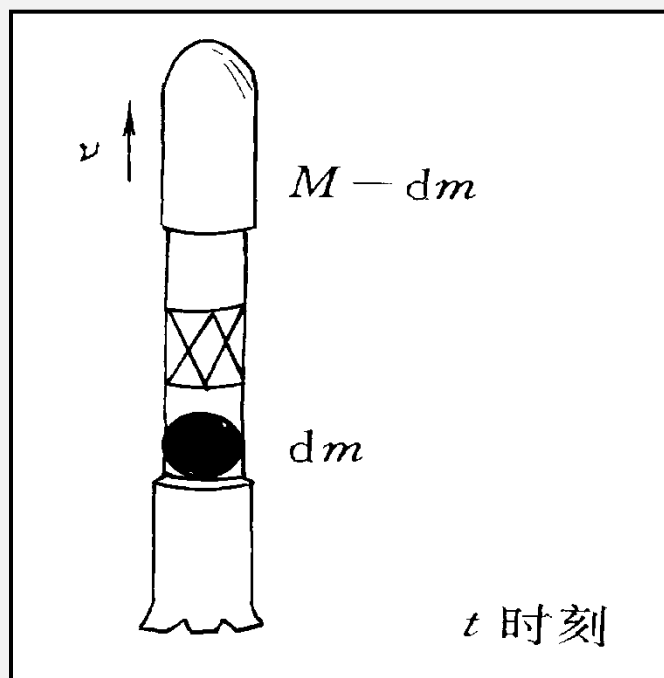
系统体内质量移动问题（火箭飞行原理）

运载火箭技术反映了当代科技水平的综合技术，但就动力学原理而言，仍是动量和动量守恒定律。

火箭在运行时生成的炽热气体高速向后喷射，使火箭主体获得向前的动量。若将任一时刻 t 火箭的总质量 M 分成两部分：

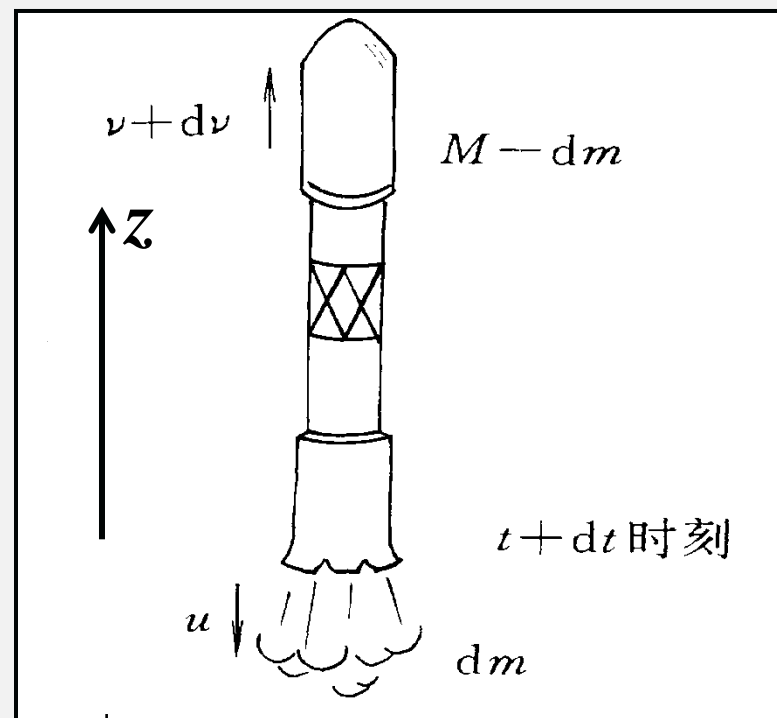
火箭主体质量 $M - dm$ ；

将被喷射的物质质量 dm 。



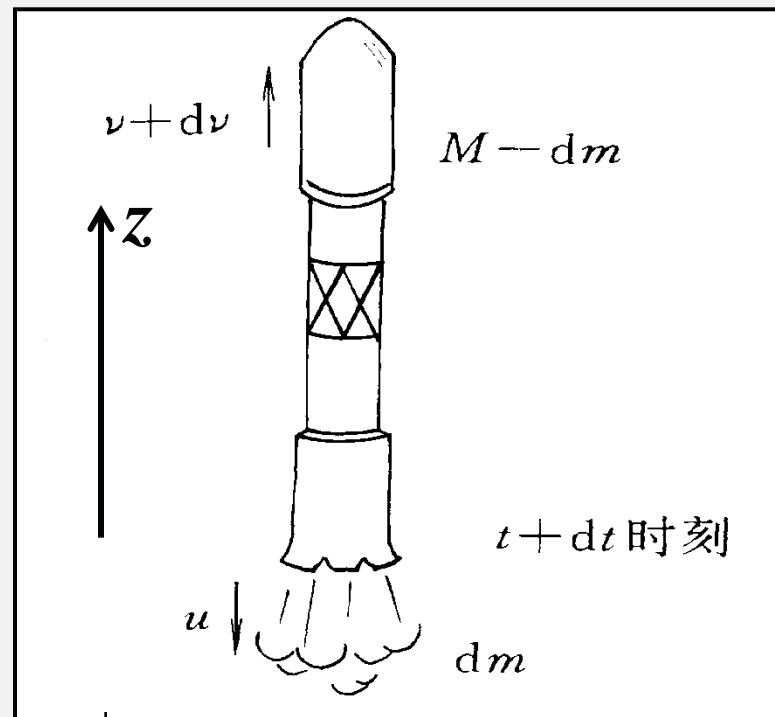
在 t 时刻, dm 尚未被喷出, 火箭总质量相对于地面的速度为 v , 动量为 Mv ;

在 $t + dt$ 时刻, dm 被以相对于火箭的速度 u 喷出 (称为喷射速度), 火箭主体则以 $v + dv$ 的速度相对于地面运行。



将火箭主体和喷射物质视为一个系统，并忽略作用于系统的外力，即火箭的重力 Mg 。

根据动量守恒定律，在 z 方向的分量式有



$$Mv = [(M - dm)(v + dv) + (dm)(v + dv - u)]$$

因 dm 的喷射，火箭总质量 M 在减少，减少量为 $-dM$ ，故有 $dm = -dM$ 。于是上式变为

$$Mv = [(M + dM)(v + dv) + (-dM)(v + dv - u)]$$

即 $M dv - u dM = 0$

积分得 $\int_{v_0}^v dv = -u \int_{M_0}^M \frac{dM}{M}$

$$v = v_0 + u \ln \frac{M_0}{M}$$

火箭主体在其质量从 M_0 变到 M 时所达到的速度为

$$v = v_0 + u \ln \frac{M_0}{M}$$

上式表明,火箭所能达到的速度决定于喷射速度 u 和质量比(M_0 / M)的自然对数。

化学燃烧过程所达到的喷射速度理论值为 $5 \times 10^3 \text{m} \cdot \text{s}^{-1}$,而实际能达到的只是此值的一半左右。

提高火箭速度的潜力在于提高质量比(M_0 / M)和采用多级火箭技术。

在 (M_0 / M) 中, M_0 是火箭尚未发射时的质量, 包括负载、火箭外壳等结构以及全部燃料和氧化剂的质量, M 是负载及外壳等结构的质量。

计算表明, 要使火箭主体超过第一宇宙速度($7.9 \text{ km}\cdot\text{s}^{-1}$), 用以发射人造地球卫星, 质量比要高达55左右。

实际上，仅靠增加单级火箭的质量比或增大粒子流的喷射速率来提高火箭的飞行速度是不够的。一般采用多级火箭，如三级火箭。

设质量比为 N ，则第一、二、三级的质量比分别为

$$N_1 = \frac{M_0}{M_1} \qquad N_2 = \frac{M_1}{M_2} \qquad N_3 = \frac{M_2}{M_3}$$

各级火箭中燃料烧完后,火箭的速率为

$$v_1 = u \ln N_1$$

$$v_2 = v_1 + u \ln N_2$$

$$v_3 = v_2 + u \ln N_3$$

若火箭粒子流的喷射速率 $u=2.5\text{kms}^{-1}$, 每一级的质量比分别为 $N_1=4$, $N_2=3$, $N_3=2$, 可得:
 $v_3=7.93\text{kms}^{-1}$ 。

例3 有一个三级火箭, 第一级火箭脱落前的质量比为 N_1 , 第二级火箭刚发动时火箭的质量与第二级火箭燃料耗尽时火箭的质量之比为 N_2 , 第三级火箭刚点燃时火箭的质量与燃料耗尽时火箭的质量之比为 N_3 。

若取 $N_1 = N_2 = N_3 = 7.4$; 各级火箭的喷射速度都为 $u = 2.5 \text{ km/s}$ 。不计重力影响, 求该火箭最后达到的速度。

解 根据火箭速度公式, 在第一级火箭燃料耗尽时达到的速度为

$$v_1 = u \ln N_1$$

在第二级火箭燃料耗尽时,火箭主体的速度达到了 v_2 ,由公式得

$$v = v_0 + u \ln \frac{M_0}{M}$$

$$v_2 - v_1 = u \ln N_2$$

在第三级火箭燃料耗尽时,火箭主体最后达到的速度为 v ,应满足

$$v - v_2 = u \ln N_3$$

以上三式相加，即得

$$\begin{aligned} v &= u \ln N_1 + u \ln N_2 + u \ln N_3 \\ &= u \ln N_1 N_2 N_3 \\ &= 2.5 \times 10^3 \times 3 \times \ln 7.4 \\ &= 1.5 \times 10^4 \text{ m} \cdot \text{s}^{-1} \end{aligned}$$

此值大于第二宇宙速度而略小于第三宇宙速度。

作业：

THANKS

FOR YOUR ATTENTION