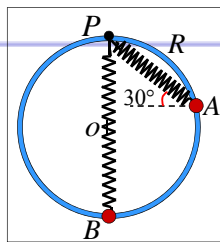


四. 应用举例

[例 1] 一轻弹簧，其一端系在铅直放置的圆环的顶点 P ，另一端系一质量为 m 的小球，小球穿过圆环并在环上运动 ($\mu=0$)。开始球静止于点 A ，弹簧处于自然状态，其长为环半径 R ；当球运动到环的底端点 B 时，球对环没有压力。求弹簧的劲度系数。



解 以弹簧、小球

和地球为一系统

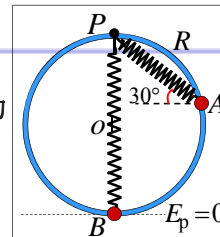
$\therefore A \rightarrow B$ 只有保守内力做功

\therefore 系统 $E_B = E_A$

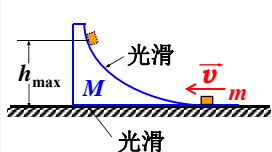
取点 B 为重力势能零点

$$\text{即 } \frac{1}{2}mv_B^2 + \frac{1}{2}kR^2 = mgR(2 - \sin 30^\circ)$$

$$\text{又 } kR - mg = m\frac{v_B^2}{R} \quad \text{所以 } k = \frac{2mg}{R}$$



[例2] 已知: $m = 0.2\text{kg}$, $M = 2\text{kg}$, $v = 4.9\text{m/s}$ 。



求: $h_{\max} = ?$

解: $m + M + \text{地球}$:

$W_{\text{外}} = 0$, $W_{\text{内非}} = 0$,
故机械能守恒。

当 $h = h_{\max}$ 时, M 与 m 有相同的水平速度 \bar{v} 。

取地面 $E_p = 0$, 有:

$$\frac{1}{2}mv^2 + E_{pM} = \frac{1}{2}(m+M)\bar{v}^2 + E_{pM} + mgh_{\max} \quad (1)$$

$m + M$: 水平方向 $F_{\text{外}} = 0$, 故水平方向

动量守恒 $m\bar{v} = (m+M)V \quad (2)$

由(1)、(2)得: $h_{\max} = \frac{1}{1 + \frac{m}{M}} \cdot \frac{v^2}{2g}$

分析结果的合理性: ● 量纲对。

● $\frac{m}{M} \rightarrow 0$, $h_{\max} = \frac{v^2}{2g} \rightarrow mgh_{\max} = \frac{1}{2}mv^2$, 正确。

代入数据: $h_{\max} = \frac{1}{1 + \frac{0.2}{2}} \times \frac{4.9^2}{2 \times 9.8} = 1.11\text{m}$

思考 该过程中地面承受的压力如何变化?

例3、一质量为 m 的质点, 在 xoy 平面上运动。

其位置矢量为: $\vec{r} = a \cos \omega t \vec{i} + b \sin \omega t \vec{j}$

其中 a, b, ω 为正值常数, $a > b$ 。

(1) 求质点在 $A(a, 0)$ 点和 $B(0, b)$ 点时的动能。

(2) 求质点所受的作用力以及当质点从 A 运动到 B 的过程中分力 F_x 、 F_y 所做的功。

解:

$$(1) \vec{r} = a \cos \omega t \vec{i} + b \sin \omega t \vec{j}$$

$$\therefore x = a \cos \omega t \quad y = b \sin \omega t$$

$$v_x = -a\omega \sin \omega t \quad v_y = b\omega \cos \omega t$$

$A(a, 0)$ 点: $\cos \omega t = 1 \quad \sin \omega t = 0$

$$\therefore E_{KA} = \frac{1}{2}mv_x^2 + \frac{1}{2}mv_y^2 = \frac{1}{2}mb^2\omega^2$$

$B(0, b)$ 点: $\cos \omega t = 0 \quad \sin \omega t = 1$

$$\therefore E_{KB} = \frac{1}{2}mv_x^2 + \frac{1}{2}mv_y^2 = \frac{1}{2}ma^2\omega^2$$

$$(2) \vec{F} = m\ddot{x}\vec{i} + m\ddot{y}\vec{j} = -ma\omega^2 \cos \omega t \vec{i} - mb\omega^2 \sin \omega t \vec{j}$$

$$W_x = \int_a^0 F_x dx = -\int_a^0 ma\omega^2 \cos \omega t dx = \frac{1}{2}ma^2\omega^2$$

$$W_y = \int_0^b F_y dy = -\int_0^b mb\omega^2 \sin \omega t dy = -\frac{1}{2}mb^2\omega^2$$



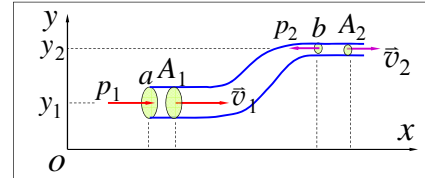
机械能守恒定律的应用 ——伯努利方程

- 应用条件：不可压缩，没有粘滞性，流体流动时，空间每一点的流速不随时间而改变
- 伯努利方程：

$$p + \frac{1}{2} \rho v^2 + \rho gh = \text{常量}$$

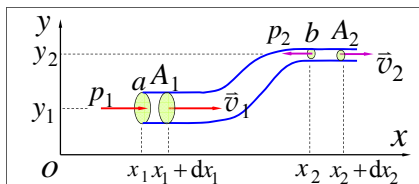
例4 如图，在一弯曲管中， 稳流着不可压缩的密度为 ρ 的流体。 $p_a = p_1$ 、 $S_a = A_1$ ，

$p_b = p_2$ ， $S_b = A_2$ 。 $v_a = v_1$ ， $v_b = v_2$ 。 求流体的压强 p 和速率 v 之间的关系。



解 取如图所示坐标，在 dt 时间内 a 、 b 处流体分别移动 dx_1 、 dx_2 。 两侧外力对流体所做功 $dW_p = p_1 A_1 dx_1 - p_2 A_2 dx_2$

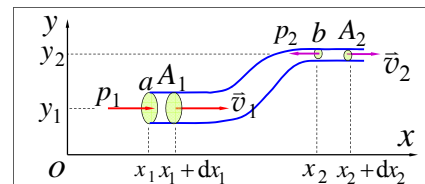
$$A_1 dx_1 = A_2 dx_2 = dV \quad \therefore dW_p = (p_1 - p_2) dV$$



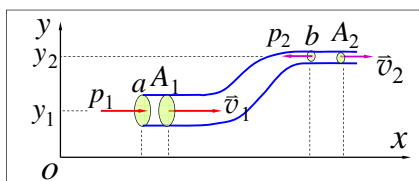
$$dW_g = -dm \cdot g(y_1 - y_2) = -\rho \cdot g(y_1 - y_2) dV$$

$$(p_1 - p_2) dV - \rho \cdot g(y_2 - y_1) dV = \frac{1}{2} \rho dV v_2^2 - \frac{1}{2} \rho dV v_1^2$$

$$p_1 + \rho g y_1 + \frac{1}{2} \rho v_1^2 = p_2 + \rho g y_2 + \frac{1}{2} \rho v_2^2 = \text{常量}$$



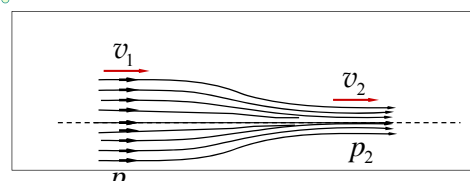
◆ 伯努利方程 $p + \rho g y + \frac{1}{2} \rho v^2 = \text{常量}$
若将流管放在水平面上，即 $y_1 = y_2$
则有 $p + \frac{1}{2} \rho v^2 = \text{常量}$



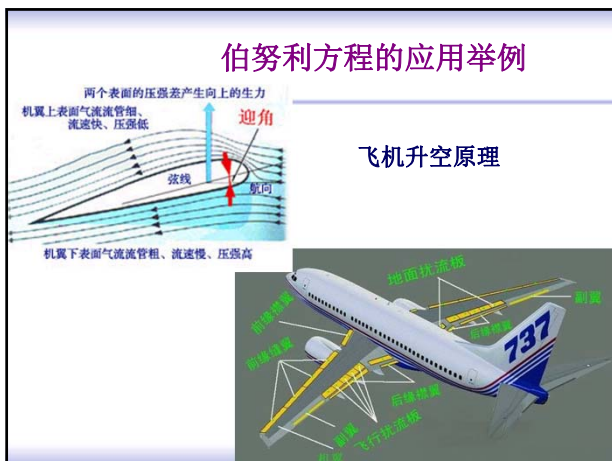
$$p + \frac{1}{2} \rho v^2 = \text{常量}$$

$$\text{即 } p_1 + \frac{1}{2} \rho v_1^2 = p_2 + \frac{1}{2} \rho v_2^2$$

结论 若 $p_1 > p_2$ 则 $v_1 < v_2$



水平管道内流速大的地方压强较低



牛顿万有引力的应用 ——人造卫星的梦想

- **牛顿的设想：**牛顿曾设想，从高山上用不同的水平速度抛出物体，速度一次比一次大，则落点一次比一次远，如不计空气的阻力，当速度足够大时，物体就永远不会落到地面上来，而围绕地球旋转，成为一颗人造地球卫星了。
- **人造地球卫星绕地球运行的动力学原因：**地球对人造卫星的万有引力提供了它绕地球做匀速圆周运动所需的向心力，所以所有的人造地球卫星的轨道平面必通过地球中心，即必须以地心作为圆轨道的圆心或椭圆轨道的焦点，否则不可能稳定运行。

宇宙三速度

第一宇宙速度

物体在地面附近绕地球做匀速圆周运动的速度，叫第一宇宙速度，又叫环绕速度，第一宇宙速度是最小的发射速度。

解 取卫星和地球为一系统，只有保守力作功，系统的机械能守恒。

$$G \frac{m_{\text{地}} m}{R_{\text{地}}^2} = m \frac{v_1^2}{R_{\text{地}}}$$

地球质量 $M_{\text{地}}$ 约为 $6 \times 10^{24} \text{ kg}$ ，地球平均半径 $R_{\text{地}}$ 为 6400 km ，人造卫星的半径约为地球半径即近地卫星。 $G = 6.67 \times 10^{-11} \text{ N} \cdot \text{m}^2 / \text{kg}^2$

$$v_1 = \sqrt{\frac{G m_{\text{地}}}{R_{\text{地}}}} = 7.91 \text{ km/s}$$

方法2：根据 $mg = m \frac{v_1^2}{R}$ ，由地球表面的重力加速度和地球的半径算出：

$$v_1 = \sqrt{g R} = 7.9 \text{ km/s}.$$

第二宇宙速度——逃脱地球引力所需要的从地面出发的最小速度(脱离速度)。

取无穷远处引力势能为零，物体距地心距离为 r 时的引力势能为，

$$\frac{1}{2} m v_2^2 - G \frac{m_{\text{地}} m}{R_{\text{地}}} = 0$$

式中 G 是引力常量， M 是地球的质量， m 是物体的质量。不计空气阻力，物体和地球组成的系统机械能守恒

$$v_2 = \sqrt{\frac{2 G m_{\text{地}}}{R_{\text{地}}}} = 11.2 \text{ km/s}$$

可见 11.2 km/s 是物体脱离地球的最小发射速度。当物体的速度等于或大于 11.2 km/s ，它就会离开地球，我们把 11.2 km/s 叫做第二宇宙速度，又叫脱离速度。

第二宇宙速度与第一宇宙速度的关系是 $v_2 = \sqrt{2} v_1$

第三宇宙速度——是使物体脱离太阳系所需的最小速度(逃逸速度)。

取地球为参考系，由机械能守恒得
设质点以第三宇宙速度抛出时，其动能为

$$E_k = \frac{1}{2} m v_3^2$$

这个动能包含两部分，即脱离地球引力所需的动能 E_{k1} 和脱离太阳系所需的动能 E_{k2} ：

$$E_k = E_{k1} + E_{k2}$$

而 $E_{k1} = \frac{1}{2} m v_1^2$

求脱离太阳系所需的动能 E_{k2} 。

由于地球公转的速率 $v = 29.8 \text{ km/s}$ ，类似于第二宇宙速度计算，可计算物体脱离太阳引力所需速率应该是

$$v = \sqrt{\frac{2 G M_{\odot}}{R_0}}$$

太阳质量为 M_{\odot} ，太阳中心到地球中心的距离为 R_0 ，
将 $M_{\odot} = 2.0 \times 10^{30} \text{ kg}$ ， $R_0 = 1.5 \times 10^{11} \text{ m}$ 代入得 $v = 42.2 \text{ km/s}$

$$v = \sqrt{2} \times v_1 = \sqrt{2} \times 29.8 \text{ km/s} = 42.2 \text{ km/s}$$

设准备飞出太阳系的物体的发射方向与地球公转的方向相同，射出的质点在离开地球时相对地球速率为

$$v' = (42.2 - 29.8) \text{ km/s} = 12.4 \text{ km/s}$$

与此相对的动能为 $E_{k2} = \frac{1}{2} m v'^2$

既能摆脱地球引力又能摆脱太阳引力所需要的总能为

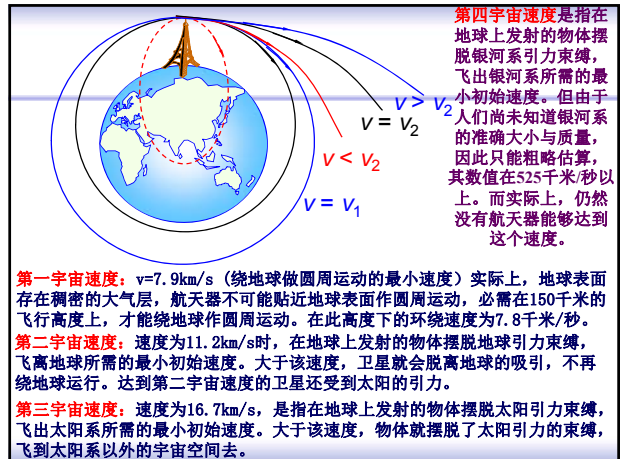
$$E_k = \frac{1}{2}mv_3^2 = E_{k_1} + E_{k_2} = \frac{1}{2}mv_2^2 + \frac{1}{2}mv'^2$$

即 $v_3^2 = v_2^2 + v'^2$

第三宇宙速度

$$v_3 = \sqrt{v_2^2 + v'^2} = \sqrt{11.2^2 + 12.4^2} \text{ km/s} = 16.7 \text{ km/s}$$

在地面附近发射一个物体，要使物体挣脱太阳引力的束缚，飞到太阳系外，必须使它的速度等于或大于16.7km/s，这个速度叫做第三宇宙速度，又叫逃逸速度。



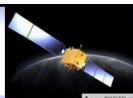
世界航天

- 1957年10月，原苏联发射第一颗人造地球卫星
- 1961年4月12日苏联空军少校加加林进入了东方一号载人飞船。实现了人类第一次进入太空。他的非凡勇气，鼓舞了更多人为航天事业奋斗。
- 1969年7月20日，阿波罗11号将人类送上了月球。当时，上亿人通过电视注视着走出登月舱的阿姆斯特朗，他在月球上迈出了一小步，确是人类迈出的一大步。
- 1984年4月12日，第一架航天飞机哥伦比亚号发射成功。
- 2003年2月1日，哥伦比亚号航天飞机在重返地面的过程中突然发生解体燃烧，航天飞机上的七名宇航员，包括六名美国人及一名以色列人全部遇难。

中国航天

- 1970年，“东方红”1号，中国第一颗人造卫星。中国是第五个能自行发射卫星的国家。
- 1975年，返回式遥感卫星，中国第一颗返回式卫星，用于对地观测，运行三天后按计划返回地面；中国是第三个掌握卫星回收技术的国家。
- 1984年，试验通信卫星：“东方红”2号，标志着中国是世界上第5个能发射地球静止轨道卫星的国家。
- 2003年10月15日9时，我国“神舟”五号宇宙飞船在酒泉卫星发射中心成功发射，把中国第一位航天员杨利伟送入太空。

嫦娥三号



所属组织	国家航天局（CNSA）
任务类型	着陆器和一艘月球车（玉兔号）
环绕对象	月球
入轨时间	2013年12月06日
发射时间	2013年12月02日 01时30分00.344秒
发射手段	长征三号乙增强型
发射地点	西昌卫星发射中心
任务时长	一年（着陆器）/三个月（玉兔号月球车）
质量	3,750千克（8,300磅）
功耗	太阳能电池板、锂电池、同位素热源（仅用于保温）月球表面着陆
着陆日期	2013年12月14日 ^{[1][2]}
着陆地点	雨海西北地区（“虹湾着陆区”）

摘自维基百科

作业

- P138 3.21, 3.23, 3.24, 3.26