



JOINT INSTITUTE
交大密西根学院

UM-SJTU JOINT INSTITUTE

VP160 RC2 Math Part

shao yujie 邵宇杰



Shao
Yujie



JOINT INSTITUTE
交大密西根学院

Contents

- Solve really easy Differential Equation



Solve Easy Differential Equation

【题3】 一质点以初速度 v_0 作直线运动,所受阻力与其速度的三次方成正比.试求质点速度和位置随时间的变化规律以及速度随位置的变化规律.

Solution:

【解】取质点运动所循的直线为 x 轴, 取坐标原点 $x=0$ 为质点在 $t=0$ 时刻以初速度 v_0 开始运动的位置. 由题设, 质点的加速度为

$$a = \frac{dv}{dt} = -kv^3$$

或

$$\frac{dv}{v^3} = -k dt$$

积分, 得

$$\frac{1}{2v^2} = kt + C, \quad \text{或} \quad \frac{1}{v^2} = 2kt + C'$$

初条件为

$$t=0 \text{ 时}, \quad v = v_0$$

故积分常量

$$C' = \frac{1}{v_0^2}$$

代入上式, 得

$$v(t) = v_0 \left(\frac{1}{1 + 2kv_0^2 t} \right)^{\frac{1}{2}} \quad (1)$$

因 $v = \frac{dx}{dt}$, 故

$$dx = v_0 \left(\frac{1}{1 + 2kv_0^2 t} \right)^{\frac{1}{2}} dt$$

积分, 得

$$x = \frac{1}{kv_0} \sqrt{1 + 2kv_0^2 t} + C$$

初条件为

$$t=0 \text{ 时}, \quad x=0$$

故积分常量

$$C = -\frac{1}{kv_0}$$

代入上式, 得

$$x(t) = \frac{1}{kv_0} (\sqrt{1 + 2kv_0^2 t} - 1) \quad (2)$$

由(1)、(2)式, 消去 t , 得

$$v(x) = \frac{v_0}{1 + kv_0 x} \quad (3)$$

又, 因

$$\frac{dv}{dt} = \frac{dv}{dx} \frac{dx}{dt} = v \frac{dv}{dx}$$

及

$$a = \frac{dv}{dt} = -kv^3$$

故

$$v \frac{dv}{dx} = -kv^3, \quad \text{或} \quad \frac{dv}{v^2} = -k dx$$

积分, 得

$$-\frac{1}{v} = -kx + C$$

初条件为

$$t=0 \text{ 时}, \quad v = v_0, \quad x=0$$

故积分常量

$$C = -\frac{1}{v_0}$$

代入上式, 得

$$\frac{1}{v} = kx + \frac{1}{v_0} = \frac{1 + kv_0 x}{v_0}$$

或

$$v(x) = \frac{v_0}{1 + kv_0 x}$$

此即上述(3)式.



Solve Easy Differential Equation

【题 8】 飞行物自地面以匀速 v_f 向上空垂直飞行。在地面离飞行物起飞点相距 L 处发射一枚导弹，导弹与飞行物同时发射。导弹的速率 v 为常值，且 $v > v_f$ ，每一瞬时导弹均指向飞行物运动。

1. 试求导弹的飞行轨迹；
2. 试问导弹经多长时间击中飞行物。

该时刻导弹所在位置与导弹轨迹相切。设置坐标系,利用上述题给条件及几何关系便可建立确定导弹轨迹的微分方程,通过积分可得出导弹曲线运动的轨迹方程。导弹轨迹与飞行器轨迹的交点就是导弹击中飞行物的地点,它当然位于飞行物的轨迹上,求出交点(击中点)的高度,利用飞行物的运动学公式即可得出飞行器到达该点所需时间,这也就是导弹的飞行时间。

【解】 1. 设置平面直角坐标 Oxy 如图,取导弹发射点为坐标原点 O ,则飞行器就从与原点相距 L 处垂直上飞, O 点和 L 点均在地面上。

在任意时刻 t ,导弹位于 P 点,其坐标为 $x(t)$ 和 $y(t)$,飞行物的位置用 $y_f(t)$ 表示。 t 时刻导弹与飞行物的连线与导弹轨迹在 P 点相切,即

$$\tan \theta = \frac{dy}{dx}$$

式中 dx 和 dy 是 ds 在 x 轴和 y 轴的投影, ds 是导弹从 t 时刻到 $(t+dt)$ 时刻行经的距离。

如图,有几何关系

$$y_f = y + (L-x)\tan \theta = y + (L-x)\frac{dy}{dx}$$

上式对 x 求导,得

$$\frac{dy_f}{dx} = \frac{dy}{dx} + \frac{dy}{dx} + (L-x)\frac{d^2y}{dx^2} = (L-x)\frac{d^2y}{dx^2} \quad (1)$$

在 dt 时间内飞行器上升的高度为

$$dy_f = v_f dt$$

在 dt 时间内导弹飞行的距离为

$$dS = v dt$$

又

$$dS = \sqrt{(dx)^2 + (dy)^2}$$

将以上三式结合,得

$$dy_f = v_f dt = \frac{v_f}{v} dS = \frac{v_f}{v} \sqrt{(dx)^2 + (dy)^2} = \frac{v_f}{v} \sqrt{1 + \left(\frac{dy}{dx}\right)^2} dx$$

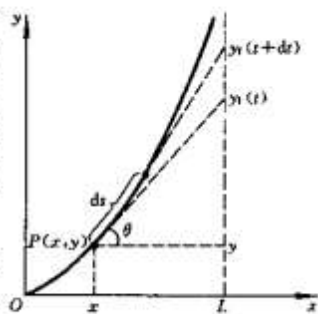
即

$$\frac{dy_f}{dx} = \frac{v_f}{v} \sqrt{1 + \left(\frac{dy}{dx}\right)^2}$$

代入(1)式,得

$$\frac{v_f}{v} \sqrt{1 + \left(\frac{dy}{dx}\right)^2} = (L-x)\frac{d^2y}{dx^2} \quad (2)$$

(2)式就是导弹轨迹所满足的微分方程,解此方程可以得出导弹的轨迹方程。为方便起见,令



方图 1-8-1

$$\gamma = \frac{v_f}{v}, \quad u = \frac{dy}{dx}$$

(2)式简化为

$$\gamma \sqrt{1+u^2} = (L-x)\frac{du}{dx}$$

分离变量,得

$$\frac{du}{\sqrt{1+u^2}} = \frac{\gamma dx}{L-x}$$

积分,得

$$\ln(u + \sqrt{1+u^2}) = -\gamma \ln(L-x) + C$$

初条件为

$$t=0 \text{ 时, } x=0, \quad u = \frac{dy}{dx} = 0$$

代入上式,得出积分常量为

$$C = \gamma \ln L$$

故得

$$\ln(u + \sqrt{1+u^2}) = \ln\left(\frac{L}{L-x}\right)^\gamma$$

或

$$u + \sqrt{1+u^2} = \left(\frac{L}{L-x}\right)^\gamma$$

$$1+u^2 = \left[\left(\frac{L}{L-x}\right)^\gamma - u\right]^2 = \left(\frac{L}{L-x}\right)^{2\gamma} + u^2 - 2u\left(\frac{L}{L-x}\right)^\gamma$$

即

$$\left(\frac{L}{L-x}\right)^{2\gamma} - 1 = 2u\left(\frac{L}{L-x}\right)^\gamma$$

解出

$$u = \frac{1}{2} \left[\left(\frac{L}{L-x}\right)^\gamma - \left(\frac{L-x}{L}\right)^\gamma \right] = \frac{1}{2} \left[\left(\frac{L-x}{L}\right)^{-\gamma} - \left(\frac{L-x}{L}\right)^\gamma \right]$$

因

$$u = \frac{dy}{dx}$$

故得

$$dy = \frac{1}{2} \left[\left(1 - \frac{x}{L}\right)^{-\gamma} - \left(1 - \frac{x}{L}\right)^\gamma \right] dx$$

积分,得

$$y = \frac{L}{2} \left[\frac{1}{1+\gamma} \left(1 - \frac{x}{L}\right)^{1+\gamma} - \frac{1}{1-\gamma} \left(1 - \frac{x}{L}\right)^{1-\gamma} \right] + C'$$

初条件为

$$t=0 \text{ 时, } x=0, \quad y=0$$

故积分常量为

$$C' = -\frac{L}{2} \left(\frac{1}{1+\gamma} - \frac{1}{1-\gamma} \right) = \frac{\gamma L}{1-\gamma^2}$$

代入,得出导弹的轨迹方程为

$$y = \frac{L}{2} \left[\frac{1}{1+\gamma} \left(1 - \frac{x}{L}\right)^{1+\gamma} - \frac{1}{1-\gamma} \left(1 - \frac{x}{L}\right)^{1-\gamma} \right] + \frac{\gamma L}{1-\gamma^2}$$

式中

$$\gamma = \frac{v_f}{v}$$

2. 导弹击中飞行器时, $x=L$, 代入导弹的轨迹方程, 得出击中时导弹(及飞行器)的高度为

$$y^* = \frac{\gamma}{1-\gamma^2} L$$

飞行器到达上述高度所需的时间为

$$t^* = \frac{y^*}{v_f} = \frac{\gamma L}{(1-\gamma^2)v_f} = \frac{L}{(1-\gamma^2)v}$$

此即导弹击中飞行器所需的飞行时间。



Thanks

From No Man's Sky

