Step 1 在 t 时刻下导弹 M_1 与真目标所在圆柱侧面各点的连线方程

随着烟幕干扰技术的不断发展,在导弹来袭过程中会通过投放烟幕干扰弹尽量避免来袭导弹发现真目标。控制中心在警戒雷达发现目标时,立即向无人机指派任务。设无人机 M1 受领任务后开始沿相关轨迹进行运动的时间为 t,对于 t 时刻下导弹 M1 与真目标所在圆柱侧面各点的连线方程,由导弹 M1 在 t 时刻的位置坐标与真目标所在圆柱侧面各点确定。

(1) 导弹 M1 在 t 时刻的位置坐标

本题以假目标为原点 O,水平面为 XY 平面建立直角坐标系 XYZ. 在该坐标系下记警戒雷达发现来袭导弹时,导弹 M1 初始时刻的位置记为 M1(0), 其坐标为

$$(x_{M1(0)}, y_{M1(0)}, z_{M1(0)}) = (20000, 0, 2000).$$
 (1)

在警戒雷达发现来袭导弹后,导弹 M1 以飞行速度 $v_0=300$ m/s 匀速飞向一个为掩护 真目标而设置的假目标。记 t 时刻下导弹 M1 的位置坐标为 $M1(t)(x_{M1(t)},y_{M1(t)},z_{M1(t)})$ 。由于已经确定导弹 M1 的初始位置、运动方向与运行速度,根据直角坐标系下直线的标准方程,导弹在 t 时刻下的轨迹方程可表示为

$$\frac{x_{M1(0)} - x_{M1t}}{x_{M1(0)}} = \frac{y_{M1(0)} - y_{M1(t)}}{x_{M1(0)}} = \frac{z_{M1(0)} - z_{M1(t)}}{z_{M1(0)}}$$
(2)

其参数方程为:

$$\begin{cases} x_{M1t} = x_{M1(0)} - ax_{M1(0)} \\ y_{M1t} = y_{M1(0)} - ay_{M1(0)} , a \in [0, +\infty) \\ z_{M1t} = z_{M1(0)} - az_{M1(0)} \end{cases}$$
 (3)

导弹 M1 从初始时刻到 t 时刻向假目标进行匀速直线运动,根据匀速直线运动的位移时间公式,其在 t 时刻位置与初始时刻位置之间的距离 S_1 满足

$$S_1 = v_0 t \tag{4}$$

同时, 根据两点间距离公式, 可以得到

$$S_1 = \sqrt{(x_{M1(t)} - x_{M1(0)})^2 + (y_{M1(t)} - y_{M1(0)})^2 + (z_{M1(t)} - z_{M1(0)})^2}$$
 (5)

联立(3)(4)(5), 进而得到导弹 M1(t) 在 t 时刻下的位置坐标

$$\begin{cases} x_{M1(t)} = x_{M1(0)} - \frac{x_{M1(0)}v_0t}{\sqrt{x_{M1(0)}^2 + y_{M1(0)}^2 + z_{M1(0)}^2}} \\ y_{M1(t)} = y_{M1(0)} - \frac{y_{M1(0)}v_0t}{\sqrt{x_{M1(0)}^2 + y_{M1(0)}^2 + z_{M1(0)}^2}} \\ z_{M1(t)} = z_{M1(0)} - \frac{z_{M1(0)}v_0t}{\sqrt{x_{M1(0)}^2 + y_{M1(0)}^2 + z_{M1(0)}^2}} \end{cases}$$
(6)

(2) 真目标所在圆柱侧面各点的位置坐标

由于导弹 M1 与真目标所在圆柱的上底面和下底面上各点的连线,一定与圆柱侧面相交。故而,当我们考虑导弹 M1 与圆柱上任一点的连线方程时,只需要考虑其与圆柱侧面上任一点的连线方程。因此,我们需要确定真目标所在圆柱侧面各点的位置坐 N_1 (x_l, y_l, z_s) 。

在直角坐标系中,真目标是半径为 $r_0=7$ m、高为 $h_0=10$ m 的圆柱体,其下底面的圆 心坐标为 $(0,y_0,0)=(0,200,0)$ 。因此,真目标圆柱侧面上任一点位置坐标 $N_1\left(x_l,y_l,z_s\right)$ 满足:

$$\Gamma_0: \begin{cases} x_l^2 + (y_l - y_0)^2 = r_0^2 \\ z_s \in [0, h_0] \end{cases}$$
(7)

(3) 在 t 时刻下导弹 M1 与真目标所在圆柱侧面各点的连线方程

通过(6)(7),我们得到了导弹 M1 在 t 时刻的位置坐标 $M1(t)(x_{M1(t)},y_{M1(t)},z_{M1(t)})$ 以及真目标所在圆柱侧面任一点位置坐标 $N_1(x_1,y_1,z_1)$. 因此,确定了 $N_1,M1(t)$ 所在的直线方程的参数方程

$$\begin{cases} x = x_1 + k \left(x_{M1(t)} - x_1 \right) \\ y = y_1 + k \left(y_{M1(t)} - y_1 \right) &, k \in [0, +\infty) \\ z = z_1 + k \left(z_{M1(t)} - z_1 \right) \end{cases}$$
(8)

Step 2 烟幕干扰弹起爆后形成的云团球体在 t 时刻的球面方程

烟幕干扰弹经无人机投放,并且脱离无人机后在重力作用下运动一段时间后起爆形成球状烟幕云团,云团半径已知,该烟幕云团以速度 $v_1 = 3$ m/s 匀速下沉. 因此,云团球体在 t 时刻的球面方程由云团球体中心确定,也就是由烟幕干扰弹起爆时的位置确定,于是,我们需要先求解烟幕干扰弹投放时的位置坐标。

(1) 烟幕干扰弹投放时的位置坐标

通过题目给定条件可知,在警戒雷达发现来袭导弹后,无人机 FY1 以飞行速度 v_{FY1}

匀速等高朝向假目标方向飞行,并在受领任务 t_1 秒后投放 1 枚烟幕干扰弹在来袭武器和保护目标之间形成烟幕遮蔽。因此无人机 FY1 在 t_1 时刻的位置坐标,即烟幕干扰弹投放时的位置坐标($x_{FY1,t_1},y_{FY1,t_1},z_{FY1,t_1}$)满足

$$\begin{cases} x_{FY1,t_1} = x_{FY1,0} - v_{FY1}t_1 \\ y_{FY1,t_1} = y_{FY1,0} \\ z_{FY1,t_1} = z_{FY1,0} \end{cases}$$
(9)

其中 $v_{FY1} = 120$ m/s, $t_1 = 1.5$ s。

(2) 烟幕干扰弹起爆时的位置坐标

烟幕干扰弹脱离无人机后,在重力作用下进行匀加速运动。并在 $t_2 = 5.1$ s 起爆分散形成烟幕或气溶胶云团,进而在目标前方特定空域形成遮蔽,干扰敌方导弹 M1. 此时,烟幕干扰弹水平方向飞行速度即无人机飞行速度 v_{FY1} ,烟幕干扰弹竖直方向加速度即重力加速度 g,因此烟幕干扰弹起爆时的位置坐标 $(x_{FY11,t_2},y_{FY11,t_2},z_{FY11,t_2})$ 满足

$$\begin{cases} x_{FY11,t_2} = x_{FY1,t_1} - v_{FY1}(t_2 - t_1) \\ y_{FY11,t_2} = y_{FY1,t_1} \\ z_{FY11,t_2} = z_{FY1,t_1} - \frac{g(t_2 - t_1)^2}{2} \end{cases}$$
(10)

(3) 云团球体在 t 时刻的球面方程

烟幕干扰弹起爆后瞬时形成球状烟幕云团,由于采用特定技术,该烟幕云团以速度 $v_1=3$ m 匀速下沉。云团中心 r=10m 范围内的烟幕浓度在起爆后一定时间内可为目标提供有效遮蔽。已知烟幕干扰弹起爆后瞬时形成的球状云团中心位置即烟幕干扰弹起爆时的位置坐标 $(x_{FY11,t_2},y_{FY11,t_2},z_{FY11,t_2})$,并且球状烟幕云团以速度 v_1 匀速下沉. 因此,球状烟幕云团球体中心在 t 时刻的位置坐标 $(x_{FY1,t},y_{FY1,t},z_{FY1,t})$ 满足

$$\begin{cases} x_{FY11,t} = x_{FY11,t_2} \\ y_{FY11,t} = y_{FY11,t_2} \\ z_{FY11,t} = z_{FY11,t_2} - v_1 (t - t_2) \end{cases}$$
(11)

从而可得云团球体在t时刻的球面方程:

$$O_{FY11,t}: (x - x_{FY11,t})^2 + (y - y_{FY11,t})^2 + (z - z_{FY11,t})^2 = r^2$$
(12)

Step 3 判断 t 时刻烟幕云团是否有效遮蔽真目标

通过(8)(12), 我们得到了在t时刻下导弹M1与真目标所在圆柱侧面各点的连线方

程以及烟幕干扰弹起爆后形成的云团球体的球面方程。当导弹 *M*1 与真目标所在圆柱侧面各点的连线方程与烟幕云团球面方程在 *t* 时刻下相交,则烟幕云团有可能遮挡真目标; 反之,则烟幕云团不可能遮挡真目标。则在相交情况下,直线方程与烟幕云团球体表面的交点到真目标所在圆柱侧面上的点的距离如果都小于或等于此时导弹 *M*1 到圆柱侧面上的点的距离,则在此时刻下形成有效遮挡; 否则,在此时刻下未形成有效遮挡。

联立(7)(8)(12), 得到了t 时刻下导弹M1 与真目标所在圆柱侧面各点的连线与云团球体的球面是否相交的判别式:

$$\Delta(x_l, y_l, z_s) = b^2 - 4ac,\tag{13}$$

其中

$$a = (x_{M1(t)} - x_1)^2 + (y_{M1(t)} - y_1)^2 + (z_{M1(t)} - z_1)^2,$$

$$b = 2(x_{M1(t)} - x_1)(x_1 - x_{FY11,t}) + 2(y_{M1(t)} - y_1)(y_1 - y_{FY11,t}) + 2(z_{M1(t)} - z_1)(z_1 - z_{FY11,t}),$$

$$c = (x_1 - x_{FY11,t})^2 + (y_1 - y_{FY11,t})^2 + (z_1 - z_{FY11,t})^2 - r^2$$
(14)

在 t 时刻下,只有当导弹 M1 与真目标所在圆柱所有点的连线方程与云团球体的球面相交,才有可能进行遮挡。如图1所示

图 1

由于导弹 M1 以速度 v_0 匀速飞行至假目标,且已知导弹 M1 的初始位置 M1(0) 和假目标所在位置即原点,因此可以得到时间 t 的范围

$$\begin{cases}
d_{M1(0)} = \sqrt{(x_{M1(0)})^2 + (z_{M1(0)})^2} \\
0 \le t \le \frac{d_{M1(0)}}{v_0}
\end{cases}$$
(15)

将时间 t 进行离散化处理,从而方便计算。将时间 t 按步长 Δr 划分,得到 J 个离

散时刻, 使得

$$\frac{d_{M1(0)}}{v_0} = J\Delta r \tag{16}$$

其中第w个离散时刻记为 t_w , 计算公式如下

$$t_w = \frac{t}{J}w \quad (w = 1, \dots, J) \tag{17}$$

为方便计算,我们将真目标所在圆柱体侧面进行离散化处理。通过题目给定条件,可以得知真目标是半径为 r_0 、高为 h_0 的圆柱体,其下底面的圆心坐标为 $(0,y_0,0)$ 。我们将真目标所在圆柱体的底面圆周作 n_1 等分,每一部分的圆心角 $\Delta \varphi = 2\pi/n_1$ 。接着将圆柱的高度 h_0 沿 z 轴进行 n_2 等分,每段的高度 $\Delta h = h_0/n_2$. 进而得到 $n_1 \times n_2$ 个离散点。记第 l 份圆心角为 φ_l ,计算公式如下:

$$\varphi_l = \frac{\varphi}{n_1} l \quad (l = 1, \dots, n_1)$$
 (18)

记圆柱体的第s 份高度为 h_s , 计算公式如下:

$$h_s = \frac{h_0}{n_2} s \quad (s = 1, \dots, n_2)$$
 (19)

圆柱体侧面上的这些离散点位置坐标 $N_1(x_l, y_l, z_s)$ 可表示为

$$\begin{cases} x_{l} = r_{0} \cos\left(\frac{2\pi}{n_{1}} \cdot l\right) \\ y_{l} = y_{0} + r_{0} \sin\left(\frac{2\pi}{n_{1}} \cdot l\right) \\ z_{s} = \frac{h_{0}}{n_{2}} \cdot s \end{cases}$$
(20)

其中 $l=1,\cdots,n_1$, $s=1,\cdots,n_2$ 。将所有点位置坐标代入判别式中,即遍历 l,s,可以得知在 t_w 时刻下导弹 M1 与真目标所在圆柱所有点的连线方程与云团球体的球面是否相交。但是通过此判断式不能确定烟幕云团是否有效遮挡真目标,因此我们还需要加入其他条件。当 $\Delta(x_l,y_l,z_s) \geq 0$ 时有交点,交点参数表达式如下

$$k_1 = \frac{-b + \sqrt{\Delta}}{2a}, \quad k_2 = \frac{-b - \sqrt{\Delta}}{2a} \tag{21}$$

注意到导弹 M1 与真目标所在圆柱所有点的连线方程与云团球体的球面交点到圆

柱侧面上的点的距离计算公式为

$$d_{1} = \sqrt{k_{1}^{2}(x_{M1(t)} - x_{l})^{2} + k_{1}^{2}(y_{M1(t)} - y_{l})^{2} + k_{1}^{2}(z_{M1(t)} - z_{s})^{2}},$$

$$d_{2} = \sqrt{k_{2}^{2}(x_{M1(t)} - x_{l})^{2} + k_{2}^{2}(y_{M1(t)} - y_{l})^{2} + k_{2}^{2}(z_{M1(t)} - z_{s})^{2}},$$
(22)

并且导弹 M1 到圆柱侧面上的点的的距离:

$$\left| \overrightarrow{N1M1} \right| = \sqrt{\left(x_{M1(t)} - x_{n1} \right)^2 + \left(y_{M1(t)} - y_{n1} \right)^2 + \left(y_{M1(t)} - y_{n2} \right)^2}$$
 (23)

只有在 t 时刻下,对于真目标所在圆柱侧面的所有离散点 (x_1,y_1,z_1) 均满足 $\Delta \geq 0$,且导弹 M_1 与真目标所在圆柱所有点的连线方程与云团球体的球面交点到原点的距离 d_1,d_2 中至少有一个比导弹到原点的距离更近(即 $d_1 \leq \left| \overrightarrow{N1M1} \right|$ 或 $d_2 \leq \left| \overrightarrow{N1M1} \right|$)时,才能形成有效遮挡;否则,未形成有效遮挡。即:

$$\begin{cases} \Delta < 0 \quad \text{未形成有效遮挡} \\ \Delta \geq 0 \begin{cases} \min \{d_1, d_2\} > |\overrightarrow{N1M1}| & \text{未形成有效遮挡} \\ \min \{d_1, d_2\} \leq |\overrightarrow{N1M1}| & \text{有效遮挡} \end{cases} \end{cases}$$
 (24)