# 華中科技大學

# · 自主智能系统 考核作业 ·

专业:	人工智能
班级:	人工智能本硕博 2001 班
姓名:	罗亚文
学号:	U202015237
指导老师	5: 蔡超
报告日期	<b>]</b> : 2023-05-23

## 目录

	i =1.
Н	7/
ш	

专业	<u>′</u> :		人工	.智能	ይ ኒ					٠.	٠.						 	 	 ٠.		 . 1
班级	<b>ኒ</b> :	人工	智能本	卜硕	博 2	200	1 玖	圧.									 	 	 		 . 1
姓名	i :		3	で亚足	文												 	 	 		 . 1
学号	<del>;</del> :		U20	2015	237.												 	 	 		 . 1
指导	老师	ī:	;	蔡超	<u>1</u>												 	 	 		 . 1
报告	日期	<b>]</b> :	2023	-05-	-23.												 	 	 		 . 1
1 题	目一																 	 	 		 . 2
1. 1	题目	目背景	:														 	 	 		 . 2
1. 2	请者	考虑如	何表〕	达和	使月	月哪	些	飞彳	亍玒	不境	数	据	<u>.</u>				 	 	 		 . 2
1. 3	请者	考虑需	要为	飞行	器的	<u></u>	行	航道	亦设	建	訓	些	约	束	项	•	 	 	 		 . 2
1. 4	请建	ま立て	行器	航迹	优化	比目	标	函数	数 .								 	 	 		 . 3
1. 5	根排	居前面	i的工作	作,	推荐	<b>幸</b> 合	·适	的射	亢过	<b></b>	[之]	算	法				 	 	 		 . 3

#### 1 题目—

#### 1.1 题目背景:

某型号固定翼无人飞行器在山区环境下执行从A点到B点的飞行任务,现需要为其规划飞行航迹。假定该飞行器前半程采用北斗导航+惯性导航,后半程采用景象匹配+惯性导航,飞行器需要尽量回避山顶上的雷达探测:

#### 1.2 请考虑如何表达和使用哪些飞行环境数据

答:在前半程需要北斗导航,后半程需要景象匹配且飞行器需要尽量的回避山顶上的雷达探测,因此,飞行器避障和路径规划需要环境的高度信息和障碍物的位置信息、景象匹配需要环境整体的地图信息,其具体所需数据和表达方式如下:

- ① 环境高度信息:可以借助数字高程模型(DEM)来对环境的高度进行表达,DEM通过有限的地形高程数据实现对地面地形的数字化模拟(即地形表面形态的数字化表达),是用一组有序数值阵列形式表示地面高程的一种实体地面模型。也可以借助地图矢量数据管理数字高程模型。
- ② **障碍物信息: 栅格表示法**,可以实现对环境障碍物的立体表示,这种表达方式使用大小相同/不相同的立体栅格对空间进行划分

由于飞行环境复杂,其中包括了禁飞区、雷达测高区、景象匹配区域等,其中的禁 飞区又由于禁飞原因的不同,可能是遇见障碍/有雷达探测,需要建立多种环境模型。可以 考虑采用**矢量图和栅格图的多尺度融合管理**技术,兼顾了精准性和简洁性。

#### 1.3 请考虑需要为飞行器的飞行航迹设置哪些约束项

答:飞行器的飞行轨迹约束主要分类三类,下面根据题目环境进行详细设置:

#### 1) 性能约束:

- ① **路径长度约束:** 所飞行的路径长度越短,越节约能源,所需要的飞行时间也会相应的减少,记飞行长度为 $L_{length}$ 。
- ② **路径平滑度约束:** 所飞行的路径越平滑,说明飞行器越容易控制,记路径平滑损失为 $L_{cmost}$ 。
- ③ 控制精度约束:即控制飞行器所飞到的点和目标点的位置偏差,偏差越小,控制精读越高,记偏差为 $L_{match}$ 。

#### 2) 导航控制约束:

① **转弯约束:**转弯约束主要控制了飞行器在转弯时候所需要的起止位置,其具体表达形式为

$$\frac{a_i^T a_{i+1}}{|a_i||a_{i+1}|} \ge \cos(\emptyset), R_{min} = \frac{V^2}{g\sqrt{n_v^2 - 1}}$$

其中nv为飞行器过载。

② 飞行器最大俯仰角约束: 主要用于控制飞行器的俯仰角大小:

$$\beta_i = \tanh^{-1} \frac{z_{i+1} - z_i}{\sqrt{(x_{i+1} - x_i)^2 + (y_{i+1} - y_i)^2}} \le \beta_{max,}(i = 1, 2, \dots, N)$$

③ 飞行高度约束: 当前路径的每一点的离地高度都要大于或等于所给的最小值.

$$H_i \ge H_{min}$$
,  $(i = 1, 2, \cdots, N)$ 

④ 最大拐弯角约束:控制最大拐弯角。

$$\propto_i \leq \propto_{max}, (i = 1, 2, \dots, N)$$

⑤ 最小航迹段长度:控制最短路径段长度。

$$l_i \geq l_{min}, (i = 1, 2, \cdots, N)$$

- 3) 任务相关约束:
  - ① 离雷达探测尽可能远,即离雷达的最短距离要大于某一个值:

$$d_i > d_{min}$$
,  $(i = 1, 2, \dots, N)$ 

#### 1.4 请建立飞行器航迹优化目标函数

根据以上分析,可以建立飞行器的航迹优化函数如下:

$$\begin{aligned} \min y &= F(x) = (L_{length}(x) + L_{smooth}(x) + L_{match}(x)) \\ s.t. & \frac{a_i^T a_{i+1}}{|a_i||a_{i+1}|} \geq \cos(\emptyset), i = 1, 2, \cdots, N) \\ R_{min} &= \frac{V^2}{g\sqrt{n_y^2 - 1}} \\ \beta_i &\leq \beta_{max}, i = 1, 2, \cdots, N \\ H_i &\geq H_{min}, i = 1, 2, \cdots, N \\ \alpha_i &\leq \alpha_{max}, i = 1, 2, \cdots, N \\ l_i &\geq l_{min}, i = 1, 2, \cdots, N \end{aligned}$$

将其转为多目标优化可得目标函数为:

$$\min y = F(x) = w_1 L_{length}(x) + w_2 L_{smooth}(x) + w_3 L_{match}(x)$$

#### 1.5 根据前面的工作,推荐合适的航迹规划算法

答:可以采用A\*,通过扩展空间的方式来寻优。A\*是一种启发式最优搜索方法,他通过预先确定的代价函数来确定下一步要去扩展的节点,该算法对当前节点的每一个可能扩展的节点计算代价,然后选择而最低代价的扩展结点加入搜索空间来进行搜索,加入的新节点有用于搜索更多的扩展节点。当h(n)的值小于或等于当前点到目标节点的实际代价,A\*总能

确保找到一条最优路径。

假设给定了起始位置,目标位置,一条从起始位置到当前节点x的航迹,根据最短航机,最小航迹段长度,最大拐角,最大升降角可以选出目前满足这些要求的区域单元。从而可以根据*A\**进行较优路径的搜索和生成。