文章编号:1001-5078(2023)03-0464-10

·图像与信号处理·

基于机载光电载荷图像的无人机自主循迹导引

冯 宇^{1,2},孙 丹^{1,2},潘 登^{1,2},高 东^{1,2}

(1. 中国科学院 国家空间科学中心,北京 100190;2. 中国科学院大学,北京 100049)

摘 要:文章研究无人机搭载视觉传感器沿指定路径自主循迹飞行,针对如何统一确定不同形 状路段的目标路径点序列的问题,提出基于无人机速度在图像中投影的矢量与无人机重心指 向各候选路径点矢量的最小夹角确定目标路径点的方法。首先从采集的图像中提取出的路径 区域,从图像层面提取路径的中间线,将图像栅格化并分别计算各栅格里路径中间线的中心点 的坐标;然后计算图像中无人机速度矢量投影与无人机重心到各路径中心点矢量的夹角,在约 束范围内选取最小夹角对应的中心点作为局部目标点。设置了包含不同形状拐角的路径,检 验无人机飞行过程中采集图像的处理方法和路径引导算法结合的有效性,飞行结果表明提出 的方法能够满足无人机的循迹飞行要求,轨迹偏离误差小于0.1 m。

关键词:无人机;图像处理;目标路径点序列;循迹飞行

中图分类号: V249.3 文献标识码: A DOI: 10.3969/j.issn. 1001-5078.2023.03.021

Autonomous tracking guidance of UAV based on airborne photoelectric payload images

FENG Yu^{1,2}, SUN Dan^{1,2}, PAN Deng^{1,2}, GAO Dong^{1,2}

(1. National Space Science Center, Beijing 100190, China;

2. University of Chinese Academy of Sciences, Beijing 100049, China)

Abstract: In this paper, the autonomous trajectory flight of UAV's with visual sensors along a designated path is studied. To unify the target points sequence in the path planning of different shapes road sections, an algorithm is proposed to determine the target path points based on the minimum angle between the vector projected by the UAV's speed and the vectors of UAV's gravity center pointing to each candidate path point in the image. Firstly, the path area is exacted from the collected image, the middle line of the path is exacted from the image level, the image is rasterized and the coordinates of the center points of the path middle line in each grid is calculated; then, the angles between the vector of UAV's velocity projection in the image and vectors from the centre of gravity the UAV's to the centroid of each path is calculated, and the centroid corresponding to the smallest angle within the constraint is selected as the local target point. Paths containing different shapes of corners are designed to test the effectiveness of the combination of image processing methods and the path guidance algorithm used during the flight of the UAV. The flight results show that the proposed method can meet the UAV's tracking flight requirements, and the trajectory deviation error is less than 0. 1 meters.

Keywords: UAV; image process; target points sequence; tracking flight

基金项目:北京市科技计划_空间科学国家实验室培育项目(No. Z191100004319004)资助。

作者简介:冯 宇(1996-),男,硕士研究生,主要研究方向为无人机自主导航技术。E-mail:15101647133@163.com

通讯作者:高 东(1978-),男,副研究员,硕士生导师,主要研究方向为飞行器导航制导与控制技术。E-mail:gaodong@nssc.ac.cn

1 引 言

近年来,随着研究的深入和成果的转化进程加快,无人机的应用领域不断扩展,执行的任务也更趋 复杂化。基于多传感器数据融合的导航系统在为无 人机提供精确的状态估计的同时,衍生出障碍识别、 路径规划等功能,是无人机自主执行复杂任务的 基础。

文章研究在没有路径先验位置信息的前提下, 基于视觉辅助导航的无人机沿指定路径飞行过程中 的实时路径规划算法。其中关键技术是从实时采集 图像中提取路径的延伸信息,并基于当前时刻无人 机相对于路径的状态确定实时局部目标路径点坐 标,驱动无人机朝目标点机动。

国内外针对无人机的路径规划进行了大量研 究,根据是否有环境先验信息,分为传统算法和智能 反应算法。传统算法如A*算法^[1]、细胞分解法^[2]、 人工势场法^[3]等需要提前载入执行任务环境信息。 智能反应算法如遗传算法、粒子群算法、蜂群算法等 实时采集环境信息,根据机体在环境中的状态进行 路径规划。

上述路径规划算法用于复杂环境中寻找最优路 径,有异于无人机自主循迹飞行的场景。关于无人 机的自主循迹的研究主要集中在解算无人机相对目 标路径的位置偏差,确定导引指令修正偏差。文献 [4]提出一种基于 Hu 不变矩的快速算法,匹配采集 图像中的导引轨和模板,根据匹配结果进行路径规 划。文献[5]基于 OpenMV 采集的图像计算无人机 的飞行偏差,结合其他传感器进行位姿调整,控制无 人机沿确定路线飞行。此外,无人机应用于线路巡 检也可视为自主循迹飞行,并有相应研究。

目前无人机自主循迹飞行的路径规划算法的不 足是没有统一的确定不同形状路段和拐角的目标路 径点坐标的方法,在与模板匹配的基础上设置对应 的指令,或依赖解算相对位置偏差再修正,为了解决 这一现象导致的循迹飞行效率低,飞行轨迹地面与 路径重合度较低的问题,在提取出路径中间线、图像 栅格化将中间线分段,并计算各段中间线的中心点 坐标,即各路径中心点的坐标;分别计算图像中间点 到各路径中心点矢量与机体速度在图像中投影矢量 的夹角,选取最小夹角对应的路径中心点作为局部 目标路径点。为了避免确定的目标点距离当前位置 较近引起循迹效率低,同时也为了避免确定的目标 点在视野内的最远点,设定候选区域,将目标点约束 在候选区域内。设置了包含不同形状拐角的路径环 境,使用无人机平台在此环境中进行算法验证。飞 行结果表明设计的算法对不同形状路径有通用性, 满足了自主循迹飞行的需求,同时极大提高了轨迹 的重合度和规划的效率。

2 视觉导引的无人机飞行控制

无人机本体系定义如下图所示,以重心为原点, ox_b 轴正方向沿机体纵轴指向机头, oz_b 轴正方向指 向机体正下方。oz_b、ox_b 和 oy_b 轴构成右手定则^[6-7]。 对于没有搭载磁力计的飞行平台,导航系与无人机 起飞前位于地面时的本体坐标系重合。



Fig. 1 UAV's body coordinate system

数字图像坐标系(如图2) OUV:原点在图像左 上角,OU 轴平行于图像横轴向右,OV 轴平行于图 像纵轴,向下。



image coordinate system

多旋翼底层飞行控制分为四个层次,分别为位 置控制、姿态控制、控制分配和电机控制,如图 3 所示。

X型四旋翼飞行器的动力学方程为:

$$\begin{cases} \dot{P} = V \\ \dot{V} = -\frac{u}{m}Re + ge \\ \dot{\Theta} = W\omega \\ J\dot{\omega} = -\omega \times (J\omega) + G_{\tau} + \tau \end{cases}$$
(1)

其中, P 为无人机位置向量; V 为无人机速度矢量; e 为导航坐标系 D 轴方向的单位向量; R 是由无人 机本体系到导航系的旋转矩阵; u 是无人机旋翼产 生的升力; Θ 表示无人机的姿态角; W 是机体姿态 角变化率与机体角速度之间的转换矩阵; ω 表示无 人机三轴角速度; J 表示无人机的转动惯量; G_{τ} 表 示陀螺力矩; τ 表示三轴力矩。各向量分量如下式 定义:

$$\begin{cases}
P = [P_{X} \quad P_{Y} \quad P_{Z}]^{T} \\
V = [V_{X} \quad V_{Y} \quad V_{Z}]^{T} \\
\Theta = [\phi \quad \theta \quad \psi]^{T} \\
\omega = [\omega_{x} \quad \omega_{y} \quad \omega_{z}]^{T} \\
G_{\tau} = [G_{\tau,x} \quad G_{\tau,y} \quad G_{\tau,z}]^{T} \\
\tau = [\tau_{x} \quad \tau_{y} \quad \tau_{z}]^{T}
\end{cases}$$
(2)



Fig. 3 UAVs' cascade control

在滚转角和俯仰角较小的飞行姿态下,忽略高 阶项,对动力学方程进行线性化,得到解耦的动力学 方程。

水平位置通道动力学方程:

$$\begin{bmatrix} \dot{P}_{X} \\ \dot{P}_{Y} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} V_{X} \\ V_{Y} \end{bmatrix}$$

$$\begin{bmatrix} \dot{V}_{X} \\ \dot{V}_{Y} \end{bmatrix} = -g \begin{bmatrix} \cos \psi & -\sin \psi \\ \sin \psi & \cos \psi \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 0 & 1 \\ -1 & 0 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \phi \\ \theta \end{bmatrix}$$

$$(3)$$

其中, ϕ , θ , ψ 分别表示无人机的滚转角、俯仰角和 偏航角。

高度通道动力学方程:

$$\begin{cases} \dot{P}_{Z} = V_{Z} \\ \dot{V}_{Z} = g - \frac{u}{m} \end{cases}$$
(4)

姿态动力学方程:

$$\begin{cases} \dot{\Theta} = \omega \\ J\dot{\omega} = \tau \end{cases}$$
(5)

针对式(3)、式(4)和式(5)表示的线性系统模型,设计 PID 控制器。控制目标是期望状态与真实状态的误差为 0。多旋翼飞行器是欠驱动系统^[8], 有4 个输入($u \in \mathbb{R}, \tau \in \mathbb{R}^3$),6 个输出($P \in \mathbb{R}^3$, $\Theta \in \mathbb{R}^3$),因此多旋翼只能跟踪 4 个指令($P_d \in \mathbb{R}^3, \psi_d \in \mathbb{R}$),剩余的指令(期望滚转角 $\phi_d \in \mathbb{R}$, 期望俯仰角 $\theta_d \in \mathbb{R}$)由期望位置指令 $P_d = [P_{d,X} \quad P_{d,Y} \quad P_{d,Z}]^T$ 和期望偏航角 ψ_d 确定。因此, 无人机机动的关键在于给出期望位置和期望偏

当一个飞行任务没有特殊的载荷指向要求,多 旋翼无人机的飞行前进方向不必严格要求与机体的 某一轴指向重合,即不必改变偏航角来调整无人机 前向和侧向指向,以固定的偏航角飞行基本保证无 人机在小姿态角飞行过程中本体坐标系与起飞前的 本体坐标系保持平行,为无人机姿态解算带来便利。 且若设置初始时刻本体系与导航坐标系平行,数字 图像坐标系的坐标转换至导航坐标系的过程就极为 简化。基于此前提,提出了确定目标路径点的方法。

3 候选目标点提取

对于循迹飞行,关键点之一在于确定下一时刻 的目标点,由此生成相对于当前时刻的期望位置。 搭载的相机能够获取丰富的环境信息,包含干扰项, 目标点获取的前提是去除干扰项,将路径处理为离 散的各个点。

3.1 路径预提取

采集的图像根据色彩模型不同有不同的格式, 为了便于处理,输出的图像为 RGB 格式。路径提取 方法之一是将 RGB 图像转换为灰度图,根据不同灰 度分布转换为二值图。例如当背景为绿色,主路径 为红色,一般二值处理后,主路径为黑色,对应像素 值为0,背景为白色,对应像素为1,进而求补图,主 路径变为白色1,背景变为黑色0,便于后续处理。 但当主路径周边出现干扰,如白色条纹等,由于灰度 分布改变,二值化后,主路径可能被处理为背景。为 了避免丢失主路径信息,采用根据主路径 RGB 阈值 范围直接提取主路径、其余在阈值外的像素点统一 处理为背景的方法去除干扰。在实时采集的图像 中,主路径对应的像素点三通道 RGB 的值满足:

$$\begin{cases} r_{\min} \leq R \leq r_{\max} \\ g_{\min} \leq G \leq g_{\max} \\ b_{\perp} \leq B \leq b \end{cases}$$
(6)

由此关系提取出主路径区域。

3.2 路径分段离散

二值处理后的图像中,主路径仍为连通区域,为 了确定期望位置,将连通区域分段并计算各段的中 心坐标。

流程如下:

①输入经过路径提取的二值图;

②将路径细化成线,使用腐蚀^[9]和细化^[10] 处理;

③将路径细化为线的图片均匀分为 *M* × *N* 格, 如 10 × 10,分别计算各个小格的像素中心点在数字 图像坐标系中的坐标;

④输出各中心点坐标矩阵。

仅仅经过二值处理的图像中路径区域宽度跨过 几个像素,路径的中间线上的像素点是最具有代表 性的点。将路径宽度压缩到中间线附近,对应图像 中由面转换为线。

腐蚀属于图像形态学处理,结构元 B 对像素集 合 A 进行相关操作,结构元的大小为 3 × 3,原点在 中心,图像操作的结构元添加最小可能数量的背景 元素来形成一个矩形阵列转化成矩形。结构元 B 在 A 上运行,以便 B 的原点能够访问 A 的每个元 素,来创建一个新的集合。在 B 的原点所在的每个 位置,如果A能够完全包含B,则将该位置标记为新 集合的一个元素;否则标记为非新集合的元素。即 定义如下B对A的腐蚀:

 $A\Theta B = \{z \mid (B), \subseteq A\}$ $\tag{7}$

此处,使用 Θ 表示腐蚀处理。B对集合A的腐蚀结果如图4(e)所示。



图 4(c) 是用最小可能数量的背景元素将集合 转换成矩阵,当结构元的原点位于原始集合的边缘, 背景边界大到足够容纳整个结构元。

图像形态学匹配的含义:

 $A \odot B = (A \Theta B_1) \cap (A^c \Theta B_2)$ (8)

其中,使用 \odot 表示匹配过程(如图 5 所示),定义 *B* = {*B*₁,*B*₂},定义 *B*₁为结构元 *D*,小窗口 W包围结 构元 *D*,关于 W 的 *D* 的局部背景定义为差集 *B*₂。



其中, ⊗ 表示细化。在步骤②中设置相应结构元模 板,将在原始图像中呈宽条状的路径处理为线状,效 果如图6所示。



图 6 路径线化结果 Fig. 6 Make path thinned

一方面便于步骤③图像栅格化,避免出现路 径宽度方向横跨相邻两格的现象;另一方面,由腐 蚀的原理可知,设置相应的结构元实现宽条状路 径图像腐蚀的方向是从路径两侧指向路径的中间 线,提取的中心点序列连线与路径的理想中间线 重合度较高,将提取出的中心点称为"路径中心 点"。

图 7 分别为直线、曲线、锐角、直角、钝角形状路 径的的成像以及提取的路径中间线的点。结果表 明,提取的点基本为路径中心线,靠近图片边缘的略 有偏差,原因是腐蚀和减薄细化处理有误差,但经过 后续设定候选区域的处理,靠近图片边侧的中间线 解算误差对路径规划影响可忽略不计。



(d) 钝角拐角处理结果



图 7 不同拐角和路段处理结果 Fig. 7 Results of processing different corners and sections

4 路径规划与指令生成

前文论述了对实时采集图像的处理过程,得到 一系列路径中心点的坐标。循迹飞行的关键技术在 于能实时根据无人机和路径信息,确定无人机运动 的局部目标路径点的坐标,整个飞行过程拼接出全 局目标路径点序列,为了保证无人机自主循迹飞行 的效率和精确度,目标路径点序列的投影应尽可能 反映出路径的延伸情况。本章论述局部目标路径点 的确定过程。

若依次经过前进方向上的每个点,则效率低 下,若选取视野中最远的目标点作为期望位置,则 无人机飞行轨迹的投影不能完整地与路径重合, 尤其在拐角处。论文提出一种结合无人机飞行速 度矢量在图像中投影来确定局部目标路径点的方 法。该方法为了提高循迹飞行的效率,也为了避 免因2.2节路径离散处理时靠近图片边缘的路径 中心点提取产生的偏差导致无人机按此规划飞离 路径上方,在选择目标点前,对离散的的中心点进 行处理,剔除距离当前无人机重心在图像中投影 点U较近和较远的路径中心点。为以图片中心为 原点,剔除半径 r₁圆内的路径中心点,剔除半径 $r_2(r_1 < r_2 < \min(w,h)/2)$ (w为图像的宽度, h 是图像的高度,单位是像素)圆外的路径中心点, 在圆环内的路径中心点作为候选目标点,此处称 为"候选航迹点集 $S = \{p_i(x,y) \mid i = 1, 2, \dots, m\}$ ",即 p_i 在数字图像坐标系中满足:

 $r_1 < |p_i - U| < r_2 < \min(w,h)/2$ (10) 式中, |·| 表示取模值,基于上述处理,定义图像中 无人机重心在图像中的投影点 U 到各候选航迹点 $p_i(x,y)$ 的向量 T_i :

$$T_i = p_i - U, i = 1, 2, 3, \cdots, m$$
(11)

 T_i 与当前无人机速度矢量在图像中投影的单位 矢量 v 的夹角 < T_i , v > ,选取最小夹角对应的有效 航迹点 p_k 作为局部目标路径点:

$$p_k(x_i, y_i) = \underset{p_i}{\operatorname{argmin}} (< p_i - U, v >)$$
 (12)

式中, <·> 为计算两个向量的夹角运算。

图 8 表示直线、拐角和弧线段的目标点选取情况,其余未涉及的形状的路径目标点选取原理相同。



(c) 弧线段确定目标路径点

图 8 不同路段路径规划



在图 8 中,"×"表示提取的路径中心点,"+" 表示无人机滚转角和俯仰角较小时的无人机中心在 图像中的投影点 U,选航迹点位于大圆和小圆构成 的圆环内,无人机速度矢量在图像中投影用黑色箭 头表示,图像中无人机重心投影点指向各候选航迹 点的向量用白色虚箭头表示。

无人机重心投影点指向候选航迹点的向量 *T_i* 与 *v* 夹角小于 90 度的候选航迹点的向量方向是无人机下一时刻的可能运动方向。选取向量夹角 <

T_i,*v* > 最小的 *T_i* 对应的点作为目标点,图中用白色 实箭头表示对应向量,如果满足角度条件的向量不 唯一,选取其中模值最大的向量,即距离最远的有效 航迹点作为目标点,对应直线路段的选取结果。

目标路径点坐标从数字图像坐标系转换到导航 坐标系中的坐标 $P(p_{ux}, p_{uy}, p_{uz})$:

$$\begin{bmatrix} p_{ux} \\ p_{uy} \\ p_{uz} \\ -1 \end{bmatrix} = k \begin{bmatrix} (R_{ub})_{3\times3} & (T_{ub})_{3\times1} \\ 0_{1\times3} & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} (R_{bp})_{3\times3} \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_t - u_0 \\ y_t - v_0 \\ 1 \end{bmatrix}$$
(13)

式中, k 为图像像素与实际环境之间的尺度因子,可 以通过路径宽度与的定高飞行时采集图像中对应路 径区域的像素大小的比值确定; R_{wb} 为无人机本体 坐标系到导航坐标系的旋转变换矩阵,由于没有偏 航角变化,导航系与初始本体系重合; T_{wb} 为无人机 的位置向量,对应无人机位置状态变化量的累积值; R_{bp} 为数字图像坐标系到无人机本体坐标系的旋转 变换矩阵; (u₀,v₀) 为图 2 所示图像中间点在数字 图像坐标系中的坐标。

$$R_{bp} = \begin{bmatrix} \cos(-90^{\circ}) & \sin(-90^{\circ}) & 0\\ -\sin(-90^{\circ}) & \cos(-90^{\circ}) & 0\\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix}$$
(14)

由连续实时采集图像确定的局部目标路径点拼 接成全局目标路径点,形成目标路径点序列:

 $L = \{P_i(p_{wxi}, p_{wyi}, p_{wzi}) \mid i = s, 1, 2, \cdots, e\}$ (15)

其中, P_s 表示起始点; P_e 表示飞行路径终点。

式(15)为规划的全局目标路径点序列,在没有 路径先验知识的前提下是无法获取的,且该路径规 划结果基于实时飞行状态和实时采集图像。前文提 到无人机飞行控制输入是期望位置和期望偏航角, 根据路径规划的前提,保持偏航角不变,则期望偏航 角与初始偏航角保持一致,无人及本体坐标系与导 航坐标系基本平行。期望位置由无人机实时位置矢 量和目标路径点相对于无人机的实时位置矢量的偏 差确定。相对位置偏差由数字图像坐标系坐标偏差 转换到本体坐标系中。

无人机保持定高飞行,因此只需解算水平面的 位置偏差。由路径规划结果得到位置偏差:

$$\begin{bmatrix} \Delta P_X \\ \Delta P_Y \end{bmatrix} = k \begin{bmatrix} \cos(-90^\circ) & \sin(-90^\circ) \\ -\sin(-90^\circ) & \cos(-90^\circ) \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_t - u_0 \\ y_t - v_0 \end{bmatrix}$$
(16)

由于无人机在飞行过程中保持指向不变,因此 无人机在小角度飞行时,本体系到导航系的旋转矩 阵为单位阵,则无人机的实时期望状态为:

$$\begin{bmatrix} P_{d,X} \\ P_{d,Y} \\ P_{d,Z} \\ \psi_d \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} P_{\iota,X} + \Delta P_X \\ P_{\iota,Y} + \Delta P_Y \\ P_{\iota,Z} \\ \psi_\iota \end{bmatrix}$$
(17)

式中, $P_{\iota,x}$, $P_{\iota,x}$, $P_{\iota,z}$, ψ_{ι} 为无人机实时状态。将期望 状态输入飞控系统, 驱动无人机向目标位置点机动。

5 飞行实验

算法的应用平台是 Parrot Mambo 无人机,搭载 以下传感器:

①底部搭载分辨率为 120 × 160, 帧率为 60 f/s 的相机;

②底部搭载超声波传感器,距离4 m 的范围内 测量高度;

③气压测量机,用于高度估计;

④惯性测量单元。

设定导航系与起飞前地面位置上的本体系重合,小范围内,式(13)中 *R_{wb}*,*T_{wb}*由惯性测量单元测得的姿态和位置替代。

Parrot mambo 搭载 STM32 系列芯片执行数据处 理和指令生成等任务,可以根据设定程序执行自主 飞行任务。设定三条不同形状路径来验证路径规划 算法,路径宽度为0.2 m,如图9所示。

无人机在飞行的同时进行路径规划,规划的路 径点序列与飞行轨迹投影如图 10 所示。





飞行的同时路径点坐标与当前位置差值就是控 制系统的输入,在飞行过程中的控制指令和状态之 间的关系如图 12~14 所示。





为了验证提出的算法对于无人机自主循迹效率 的影响,设置同一路径下,将使用论文提出算法和经 典的路径像素分布导引的算法循迹飞行过程进行比 较,结果如图 15~19 及表1所示。





Fig. 16 Target waypoints and flight trajectory guided by minimum







Fig. 18 Instruction values guided by minimum angle

between velocity and target vector





飞行指令偏置值

Fig. 19 Instruction valuesguided by pixel distribution statistical result

表1 不同方法对比

Tab. 1 Comparison of different algorithms

	论文算法	基于路径像素分布统计
飞行时间/s	63	460
单次最大位置偏置值/m	0.7	0. 05
运动方向	任意方向	本体 ox _b 轴

分析总结:

1) 将图像目标连通域提取后,使用腐蚀和细化 处理,可以有效提取图像中的路径中心线,将细化得 到的中心线连续像素离散为栅格中心点,能获得严 格沿路径中心分布的路径点;

2) 计算目标路径点与路径中间线的水平距离 作为重合度误差评判标准,提出的路径规划算法确 定的目标路径点序列拟合出的曲线与路径中间线重 合误差小于 0.1 m,即无人机重心在地面投影在路

径两侧内。

3)选取最小夹角对应的候选路径中心点,在弧 线和拐角处,确定的目标路径点与无人机的水平距 离较近,无人机在此形状的路段需要多次规划局部 目标路径点;在直线路段确定的局部目标路径点处 于候选区中较远位置,规划次数少,与图中目标路径 点的稠密程度对应。

4)无人机沿锐角拐角的一条边进入拐角前,实 时采集的图像形态学处理避免了将拐角顶点处理为 候选目标路径点,提前将另一条边的路径中心点纳 入候选目标点中,无人机重心到候选目标点的矢量 与速度矢量夹角保持小于90°。

5)在飞行过程中,实时进行路径规划,规划的 局部路径点坐标与当前无人机的位置坐标的差值作 为飞控输入,因此,在指令和状态的结果图中,在中 间路段,状态滞后于指令。而在平行于导航系坐标 轴的方向上运动时,出现指令和状态重叠的现象。 局部路径点坐标既能导引无人机向终点位置运动, 又能修正无人机飞离路径的偏差。

6)无人机飞行过程中保持固定指向,偏航角指令为0,但在机动过程中,出现震荡现象,但幅度极小。

6 结 语

为了解决自主循迹飞行过程中的路径规划问 题,文章研究了搭载视觉传感器的无人机从采集的 图像中获取路径信息,实时确定局部目标路径点坐 标的方法。根据路径区域的像素三通道阈值提取出 路径信息,对图像中有宽度的路径区域进行形态学 处理,获取路径中心点。为了保证循迹飞行的效率 和准确率之间的平衡,设定目标路径点的候洗区域, 提出了分别计算无人机重心到各路径中心点的矢量 与无人机速度向量在图像上投影的夹角,选取最小 夹角对应的路径中心点作为局部目标路径点,在拐 角处选出较近的路径中心点,且需要多次进行规划; 在直线段选取出候选区内较远的路径中心点,规划 次数较少。最后设定了包含不同形状路段的路径对 算法进行测试,基于以上方法,无人机依次经过规划 出的目标路径点序列的轨迹投影与设定的路径重合 度高,在拐角段循迹精确度高,在直线段,既保证了 精确度,又提高了效率。但仍然面临硬件实现过程 中,执行的指令落后于实时发布的指令的现象。

参考文献:

[1] Anh L, Veerajagadheswar P, Vinu S, et al. Modified A-star algorithm for efficient coverage path planning in tetris inspired self-reconfigurable robot with integrated laser sensor[J]. Sensors, 2018, 18(8):2585.

- Zhang S Y, Shen Y K, Cui W S. Path planning of mobile robot based on improved artificial potential field method [J].
 Applied Mechanics & Materials, 2014, 644 - 650:154 - 157.
- [3] Li Min, Huang Min, Cheng Zhifeng, et al. Application of genetic algorithm in path planning[J]. Computer Systems & Applications, 2020, 29(8):255-260. (in Chinese) 李敏, 黄敏, 程智锋, 等. 遗传算法在路径规划上的应用[J]. 计算机系统应用, 2020, 29(8):255-260.
- [4] Lin Yong, Qin Wenjing, Qi Guoqing. Research of the UAV autonomous tracking based airborne visual navigation[J]. Electronic Design Engineering, 2018, 26(8):21 - 24. (in Chinese)

林勇,秦文静,戚国庆.基于机载视觉引导的无人机自主循迹研究[J].电子设计工程,2018,26(8):21-24.

[5] Yu Haiyang, Wu Yakun, Zhou Meng. Design of indoor visual tracking system for multi-rotor UAV[J]. Scientific and Technological Innovation, 2019, (13):89 - 90. (in Chinese)

余海洋,吴亚昆,周梦.多旋翼无人机室内视觉循迹系 统设计[J].科学技术创新,2019,(13):89-90.

- [6] Fang Xu, Liu Jinkun. Dynamic surface control for quadrotor unmanned air vehicle[J]. Journal of Beijing University of Aeronautics & Astronautics, 2016, 42(8):1777 1784. (in Chinese)
 方旭,刘金琨.四旋翼无人机动态面控制[J]. 北京航空航天大学学报,2016,42(8):1777 1784.
- [7] Khalifa A, Fanni M. A new quadrotor manipulation system: modeling and point-to-point task space control [J]. International Journal of Control Automation and Systems, 2016,15(3):1-13.
- [8] Suo Wenkai, Hu Wenming, Ban Liming, et al. Research on flight control of quadrotor UAV based on visual image[J]. Laser Technology, 2020, 44(4):451-458. (in Chinese) 索文凯, 胡文刚, 班利明,等. 基于视觉图像的四旋翼无人 机飞行控制研究[J]. 激光技术, 2020, 44(4):451-458.
- [9] Du Huimin, Jiang Bianbian, Chang Libo, et al. Improvement and parallel implementation of dilation and erosion algorithms[J]. Journal of Xi'an University of Posts and Telecommunications, 2017, 22(1):88-93. (in Chinese) 杜慧敏,蒋忭忭,常立博,等. 膨胀与腐蚀算法的改进及并 行实现[J]. 西安邮电大学学报,2017,22(1):88-93.
- [10] Lü Junbai. AN efficient thinning algorithm for binary images [J]. Computer Engineering, 2003, 29 (18):147 148. (in Chinese)
 吕俊白. 一种有效的二值图像细化算法[J]. 计算机工程,2003,29(18):147 148.