

文章编号:1671-4598(2022)02-0215-07 DOI:10.16526/j.cnki.11-4762/tp.2022.02.031 中图分类号:TP231

31 文献标识码:A

基于改进 SIFT 算法的无人机航空 应急测绘系统设计

固仲凯,挑妹娟,张桂莲

(内蒙古自治区航空遥感测绘院,呼和浩特 010010)

摘要:针对现有无人机航空应急测绘系统,不能适用于地表特征应急测绘,无法满足无人机航空大比例尺测 图的实际应用需求,设计基于改进 SIFT 算法的无人机航空应急测绘系统;根据不同固定翼无人机产品的性能差 异,分析传感器、发动机、无人机平台等硬件结构之间的系统架构,提出一体化的应急测绘系统设计方案,完成 系统硬件设计;基于 SIFT 算法的应用原理,结合 BRISK 描述子参量,采用改进 SIFT 算法,对相关测绘特征点 进行匹配处理,再联合已知的 SIFT 算法改进方向,完善测绘处置的基本流程,实现系统软件设计;实验结果表 明,该系统的视频数据、光学影像、SAR 数据中频率的最大值为 7.06 Hz,空频时间的最大值为 0.03,与CH-4 航空应急测绘系统相比,该系统所获数据能够完全满足人机航空大比例尺测图的实际应用需求,且适用于航空 摄影的地表特征,并为其提供了有效的应急测绘保障。

关键词: SIFT 算法; 无人机; 应急测绘; 集成关系; BRISK 描述子; 航空摄影

Design of UAV Aviation Emergency Mapping System Based on Improved SIFT Algorithm

GUO Zhongkai, YAO Shujuan, ZHANG Guilian

(Inner Mongolia Institute of Aeronautical Remote Sensing and Surveying, Hohhot 010010, China)

Abstract: In view of the fact that the existing Unmanned Aerial Vehicle (UAV) aviation emergency mapping system can not be applied to the surface feature emergency mapping, and cannot meet the practical application requirements of UAV aviation large—scale mapping, an UAV aviation emergency mapping system based on Improved SIFT algorithm is designed. According to the performance difference for the different fixed wing UAV products, the system architecture is analyzed among hardware structures such as sensors, engines and UAV platforms, the integrated design for the emergency mapping system is proposed, and the system hardware design is completed. Based on the application principle of SIFT algorithm, combined with brisk descriptors, the Improved SIFT algorithm is used to match the relevant mapping feature points, and then combined with the known improvement direction of SIFT algorithm, the basic process of mapping disposal is improved, and the system software design is realized. The experimental results show that the maximum frequency of video data, optical image and SAR data is 7.06 Hz, and the maximum space frequency time is 0.03 min. Compared with CH-4 aviation emergency mapping system, the data obtained can fully meet the practical application requirements of large—scale aerial mapping, and is suitable for the surface features of aerial photography, and it provides an effective emergency mapping support.

Keywords: SIFT algorithm; unmanned aerial vehicle; emergency mapping; integration relationship; BRISK descriptor; aerial photography

引用格式:国仲凯,姚姝娟,张桂莲,等. 基于改进 SIFT 算法的无人机航空应急测绘系统设计[J]. 计算机测量与控制, 2022,30(2):215-221.

收稿日期:2021-07-27; 修回日期:2021-09-03。

作者简介:国仲凯(1978-),男,内蒙古赤峰人,大学本科,高级工程师,主要从事无人机测绘方向的研究。

0 引言

无人机航空测绘技术近年发展迅速,能够在很大 程度上,弥补航空摄影测量手段的不足之处^[1]。与当 前的卫星遥感方法相比,无人机航空测绘技术具有较 高的空间分辨率、较短的操作周期和较强的时效性等 应用优势,可在灵活、机动、快速获取高分辨率地表 影像数据的同时,构建更为真实的三维纹理模型,在 小区域大比例尺测绘领域中具有较为积极的应用价 值^[2-3]。尽管无人机摄影测量系统的发展前景相对可 观,但是现阶段该项技术的应用主要针对有人机或轻 小型无人机设备,作为底层遥感平台的无人机体系尚 且不够规范。由于无人机飞行器自身的独特性,航空 应急测绘系统的发展还需要从多个技术性角度进行不 断完善。

当前 CH-4 航空应急测绘系统利用五镜头倾斜 航摄仪作为相机传感器,在优化固定翼无人机运载平 台的同时,对各项航测参数进行分析,再从影像同步 曝光的角度着手,构建更加稳定的三维信息处理模 型。然而此系统在获取光学、视频影像和 SAK 数据 方面存在一定的时间差异性,很难适用于实验区域的 地表特征,并为其提供有效的测绘保障^[4]。为解决此 问题,设计基于改进 SIFT 算法的无人机航空应急测 绘系统,IFT 算法是由尺度缩放、平移旋转等多个处 理步骤组成的图像处理方法,在图像仿射变换及噪声 控制方面都具备较强的稳定性,利用集成传感器与发 动机,填补应急测绘系统的硬件执行结构空缺,借助 BRISK 描述子,确定 SIFT 算法的实际改进方向,再 根据已知的测绘特征点匹配原则,完善系统的执行与 处理流程。

1 系统总体架构设计

1.1 系统总体架构分析

无人机航空应急测绘系统以硬件执行环境作为主 要集成结构,设计一体化的应急测绘系统方案,在改 进 SIFT 算法的支持下,实现无人机平台与应急测绘 软件之间的信息流集成。无人机航空应急测绘系统总 体架构主要由遥感信息数据处理、应用传感器、无人 机平台三部分共同组成,如图 1 所示。

图 1 中,无人机体系平台则可进一步划分成链路 子系统、地面控制子系统和无人机设备主机等应用部 分。新型测绘系统的关键作用能力在于第一时间获取



图 1 无人机航空应急测绘系统架构

飞行区域内的地表特征,并可根据个别数据信息的成 图处理原则,满足主机设备平台的深度决策需求。视 频影像、光学影像是两种不同的基本测绘信息类型, 且都可以直观反映出突发环境中地表环境的概貌情 况。在实际应用过程中,夜间、阴雨天等突发测绘事 件时有出现,因此,为保障测绘视频信息的清晰度还 需设置红外与光谱视频提取装置^[5]。此外,为使无人 机航空测绘的精度与稳定性能力得到满足,还应该提 供定位定姿子系统、集成座架等补充条件。遥感数据 处理子系统应具备快速处理影像信息与视频信息的能 力,在生成影像图与关键测绘区域影像数据的同时, 满足无人机航空的应急保障需求。

1.2 主要系统架构组成

无人机平台的集成同时涉及机械设备研制、飞行 能力保障等方面内容。因此,对于航空应急测绘系统 的设计而言,应从基本应用平台、任务传感器子系 统、遥感数据处理子系统等多个方面对其进行集成与 处理能力分析^[6]。其测绘系统主要组成结构部件之间 的系统架构如图 2 所示。



图 2 测绘系统主要组成结构部件之间的系统架构

图 2 中,测绘任务传感器元件都需要借助无人 机设备为测绘主机提供集中供电与空间测量服务。 如视频影像等遥感信息必须借助链路子系统,才能 由无人机设备传输到地面控制子系统,与此同时, 也可通过链路子系统向外传输测绘控制指令。遥感 数据处理子系统不能独立存在,只能与地面控制子 系统进行初步集成后,才能处理相关航摄视频影 像,从而对实时回传的无人机遥感信息进行快速处 理。作为无人机航空应急测绘系统的主控元件,航 测控制器既能通过深度采集传感信息的方式,制定 具体的航摄规划任务,也可以按照影像数据、位姿 数据的传输与存储需求^[7]。

2 系统硬件结构设计

无人机航空应急测绘系统的硬件执行环境,以传 感器、发动机等元件作为主要集成结构,在原有航空 摄影技术的支持下,其一体化设计方案如下:

2.1 传感器

为了保障无人机航空应急测绘系统设计方案的针 对性,需要明确传感器子系统各组成部分的参数及具 体型号,详情如下:

 光学相机: PhaseOne iXU-RS1900 型号的 光学相机传感器在进行无人机应急测绘处理的过程 中,其视场角数值可以达到 45.7°×33°,当镜头焦距 接近 100 min 时,影像分辨率也能够达到 16 470× 11 540。为保证光学影像的流畅度,传感器曝光速度 应处于 1/2 000~1/125 s之间,且随着无人机航行速 度的改变,镜头的感光度也应在 50~6400 之间不断 变化^[8]。

2) SAR 传感器:采用 MS-201 型号的中科九 度传感器元件,无人机航空应急测绘系统 SAR 传感 器结构如图 3 所示。



图 3 无人机航空应急测绘系统 SAR 传感器结构图

将其工作频率调整至 Ku 波段之间,且要求所有 视频影像存在聚束与条带两种存在模式,对于测绘图 像的有效作用距离来说,在全极化信息同时存在的情 况下,其距离数值不得小于 5 000 m,一般来说,聚 束模式下的无人机视频影像空间分辨率可以达到 0.15 m以上,但条带模式下的无人机视频影像空间 分辨率则能够达到 0.50 m^[9]。

3)光电吊舱:最少具备1920×1080个可见光视频像元数,而对于红外视频像元数的要求则相对较低,基本上达到640×512个就可以实现对无人机遥感区域地表特征的准确测绘。

4)定位定姿子系统:在无人机测绘节点定位方面,绝对精度需要达到 0.01 m以上,但在处理绝对俯仰角与滚动角时,精度数值则可达到 0.002 5°,在相对角噪声水平较低的情况下,子系统传感器可直接控制无人机飞行器的行进状态,并可同步完成数据信息回传与控制指令发送^[10]。

5)集成座架:横滚姿态调整范围为-10.5~ +10.5°、俯仰姿态调整范围为-10.5~+10.5°、偏 流姿态调整范围为-25.0~+25.0°,对于无人机飞 行器采取电机伺服控制的传动方式,但由于允许测绘 误差的水平较低,故其最大承重能力只能达到 35 kg。

2.2 发动机

无人机航空应急测绘系统采用排量较大的 DLE120CC 发动机提供飞行动力支持,具有更高的 汽油利用率,在无人机飞行过程中,可在低能量损耗 的情况下,避免空中熄火事件的出现,在飞行动力与 安全性方面提供了强有力的保障。DLE120CC 发动 机结构如图 4 所示。



图 4 DLE120CC 发动机结构图

光学影像、视频影像、SAK 数据作为与无人机 传感器相关的三类测绘信息参量,可在大排量发动机 元件的支持下,从无人机平台直接传输至下级链路子 系统中,由于复杂中间传输过程的省略,所有信息参 量都可在同一时间到达同一传感器设备,这也是所获 数据能够较好满足无人机航空大比例尺测图需求的主 要 原 因^[11-12]。由于 传 感 器 集 成 环 境 的 存 在, DLE120CC 发动机在单位时间内可提供的无人机航 空起飞重量能够达到 19.8 kg,在应急航程大于 300 km时,航空应急测绘系统的续航时间达到了4h; 而当飞行巡航速度处于90~120 km/h之间时,无人 机飞行器的抗风性能达到了6级,在此情况下,应急 测绘通信数据的最远传输距离也能够达到30 km 以上。

2.3 一体化集成结构

无人机航空应急测绘系统的一体化集成可从内部 通信、外部接口等多个角度同时进行,无人机航空应 急测绘系统一体化集成结构如图 5 所示。



图 5 无人机航空应急测绘系统一体化集成结构

具体设计思路如下:

1) 内部通信设计:定位定姿子系统可在通信接 口的作用下,向航测控制器发送与无人机相关的姿态 信息,元件设备可在存储原始数据信息的同时,对应 急测绘处理指令进行重组与解析,完成初步处理后, 再将位姿数据信息发送至底层 SAR 传感器元件之 中^[13]。底部集成结构在接收到实时位姿数据后,可 借助应急处理平台对其进行再一次的调整,从而避免 因飞行抖动对光学相机、SAR 解算器等设备的平稳 运行能力造成影响。

2)外部接口设计:主测绘控制器通过异步传输 接口实现无人机平台与遥感数据处理子系统之间的信息互通,包括飞行器位姿数据传输、视频影像数据传输、控制指令传输等几个应用方面,能够在控制量测相机工作状态的同时,对连续的影像数据进行实时回 传处理。

3)电气设计:无人机平台只为传感器子系统提供一个独立的供电转接头,但却可通过电源转接线分出4个次级接头分别供给集成座架、定位定姿子系统、SAR、光学相机。为保证传感器子系统具备极

强的工作与运行能力,电气网络必须完全覆盖光学相 机表面,一方面显示航测控制器元件内部的温度示数 值,另一方面读取无人机所处航空环境的温度数值, 并在非合理情况下,将温度数值快速调试至合理化 状态^[14]。

4)结构设计:为了将定位定姿子系统、SAR等 设备同时集成在同一个座架结构之上,需要从多个角 度对测绘系统的基础机械结构进行设计。座架滑环下 端固定 SAR体系收发天线与光学相机物理镜头,而 座架滑环上端只固定定位定姿子系统,这样的物理结 构组合可同时保证测量元件之间的应用便捷性与一体 化能力。

3 基于改进 SIFT 算法的系统软件设计

根据无人机航空应急测绘系统的设计原则,以无 人机航空应急测绘系统硬件主要集成结构作为基础, 按照 SIFT 算法原理描述、BRISK 描述子计算、特征 点匹配、测绘处置流程完成执行步骤,准确规划信息 流集成,实现无人机航空应急测绘,针对基于改进 SIFT 算法的软件集成条件展开研究。基于改进 SIFT 算法的系统软件设计流程如图 6 所示。



图 6 基于改进 SIFT 算法的系统软件设计流程图

3.1 SIFT 算法原理

SIFT 算法规定在所选定的无人机航空高斯差分 尺度空间(DOG)内,寻找一个极值点作为关键任 务节点,再分别提取亮度、旋转、尺度三项不变量条 件^[15]。具体应用方法由如下几个步骤组成:

 1)特征描述符生成:在无人机航空应急测绘系 统中,特征描述符是通过统计特征点邻域梯度信息的 方式得到的。

2)确定特征点主方向:计算测绘区域中每个像 素节点处梯度指标的实际数值,并以此为基础,绘制 完整的测绘梯度直方图,其中峰值系数表示了测绘点 的邻域梯度主方向^[16]。

3)关键点精确定位:通过三维二次函数拟合的 方式,精确关键无人机测绘节点所在的位置区间及相 关尺度信息,与此同时,剔除不稳定的边缘响应点与 对比度较低的候选特征点。

4)尺度空间检测极值点:所生成的无人机航空 高斯差分尺度空间中,每一个测绘节点都能保持其初 始特征,对比原节点与相邻节点之间的数值差,凸出 DOG 条件的应用价值。

3.2 BRISK 描述子

BRISK 描述子计算是 SIFT 算法改进的必要处理 环节。对于无人机航空应急测绘系统来说,BRISK 描述子时刻保持较好的旋转不变性与尺度不变性,在 执行特定信息指令时,由于描述子指标的存在, SIFT 算法改进能力具有较强的可控性。

在实际运算过程中,BRISK 描述子只能通过邻 域采样的方式获得,也就是说在以特征点为中心的像 素块内,依靠同心圆确定 BRISK 描述子所处的具体 位置,且要求所有采样点都必须等间距分布在圆周之 上^[17]。此外,为完全消除无人机航空测绘光学影像、 视频影像和 SAK 数据之间的传输差异性,应针对所 有采样点分别进行滤波性处理。基于改进 SIFT 算法 的 BRISK 描述子采样模型如图 7 所示。



图 7 基于改进 SIFT 算法的 BRISK 描述子采样模型

设 Ω 代表采样点对集, *p_i、p_j* 分别代表两个不同 的 SIFT 改进基向量, *i、j* 代表两个不同的影像数据信 息, 联立上述物理量, 可将 BRISK 描述子计算表达 式定义为:

$$g_a = \frac{\frac{1}{N} \sum_{i=1}^{N} \delta_{\max} \cdot p_i}{\sum_{j=1}^{N} \delta_{\min}(p_j)^2}$$
(1)

式中, N 代表采样点对集 Ω 中的信息元素个数, δ_{max} 代表最大距离阈值, δ_{min} 代表最小距离阈值。

3.3 特征点匹配

SIFT 算法主要是利用欧氏距离判断关键测绘点 之间的相似性度量程度,而改进 SIFT 算法则在 BRISK 描述子指标的支持下,对相似性度量系数值 进行重新定义,从而使得无人机航空应急测绘特征点 得到重新匹配^[18-19]。具体的测绘特征点匹配定义 如下:

$$D = \sum_{a \to b}^{+\infty} g_a \frac{f(b-a)^2}{\lambda \Delta T}$$
(2)

式中, *a*、*b*分别为对应无人机航空应急测绘特征点描述符, *f*为SIFT算法改进趋度值, λ为BRISK 描述子的集中作用权限值, ΔT 为测绘特征点的单位匹配时长。

3.4 测绘处理流程

无人机航空应急测绘系统中的软件需要在无人机 平台上进行集成,一方面需要将所有测绘软件均匀部 署在地面控制子系统之中,另一方面也需要从逻辑层 面入手,实现无人机平台与应急测绘软件之间的信息 流集成,具体处理流程如图 8 所示。



图 8 航空应急测绘系统信息流程图

图 8 中,若无人机飞行器能够接收到应急测绘指 令,相关元件结构则会自发分析突发事件的所属类 型,一方面搜集目标航测区域内的测绘数据与资料, 并针对其制定严格的航摄规划^[20];另一方面也可在 满足设备元件应用需求的同时,实施后续的应急测绘 计划,从而实现对信息流集成方向的准确规划。至 此,实现对 SIFT 算法的改进与应用,在确保数据信 息流集成有效性的前提下,完成无人机航空应急测绘 系统的设计。

4 实验结果与分析

为了验证基于改进 SIFT 算法的无人机航空应急 测绘系统的有效性,设计如下对比实验。实验方法分 别利用上文所设计的基于改进 SIFT 算法的无人机航 空应急测绘系统和 CH-4 航空应急测绘系统进行对 比分析,其中前者作为实验组、后者作为对照组。

选取面积约为 380 km² 的实验区域作为实验环 境,在实验过程中,控制无人机的相对飞行高度处于 950~1 000 m之间、绝对飞行高度处于 1 500~ 1 600 m之间。规定飞行测绘任务的单次光学影像分 辨率为 0.1 m,共计飞行了 5 条航线。对获取到的视 频数据、光学影像和 SAR 数据进行处理,处理结果 如图 9~ 11 所示。



图 9 视频数据处理结果



图 10 光学影像处理结果

实验步骤主要是采用实验对比方法,对已集成的 无人机数据信息流进行处理,获取上述视频数据、光



图 11 SAR 数据处理结果

学影像和 SAR 数据处理结果,并采集记录实验过程中 5 条航线内的频率和空频时间进行对比分析。实验 组和对照组视频数据、光学影像和 SAR 数据频率及 空频时间的具体变化情况如表 1 和表 2 所示。

表1 实验组实验数值记录

实验参数		航线序号						
		1	2	3	4	5		
视频 数据	频率/Hz	6.14	7.05	6.33	6.28	6.40		
	空频时间/min	0.02	0.02	0.02	0.02	0.02		
光学 影像	频率/Hz	6.55	6.69	6.47	6.98	6.72		
	空频时间/min	0.02	0.02	0.02	0.02	0.02		
SAR 数据	频率/Hz	6.86	6.88	6.41	7.02	7.06		
	空频时间/min	0.02	0.02	0.02	0.03	0.03		

表 2 对照组实验数值记录

实验参数		航线序号					
		1	2	3	4	5	
视频 数据	频率/Hz	5.30	5.51	7.83	6.42	7.15	
	空频时间/min	0.05	0.09	0.05	0.03	0.07	
光学 影像	频率/Hz	4.78	6.24	5.16	7.42	7.31	
	空频时间/min	0.07	0.05	0.08	0.06	0.05	
SAR 数据	频率/Hz	5.57	5.93	7.02	7.19	6.49	
	空频时间/min	0.09	0.09	0.07	0.04	0.06	

分析表 1 和表 2 可知,实验组视频数据、光学 影像、SAR 数据频率均未出现过高或过低的表现数 值,且空频时间也基本能够保持相对稳定的状态。 其中,实验组视频数据、光学影像、SAR 数据中频 率的最大值为 7.06 Hz,空频时间的最大值为 0.03,且整个实验过程中,数据频率最大值、空频 时间最大值均出现在 SAR 数据分组中。而对照组视 频数据、光学影像、SAR 数据频率的变化形式并无 明显规律,整个实验过程中的最大数值结果出现在 视频数据分组、最小数值结果出现在光学影像分 组,二者差值为3.05 Hz,高于实验组数值。空频 综合上述对比可知,在固定测绘区域中,应用基 于改进 SIFT 算法的无人机航空应急测绘系统,可实 现对多航线视频数据、光学影像和 SAR 数据频率与 空频时间的有效控制,这在很大程度上能够促进数据 信号的同步收集,从而满足绘制无人机航空大比例尺 测图的实际应用需求。

4 结束语

为了有效满足无人机航空大比例尺测图的实际应 用需求,设计基于改进 SIFT 算法的无人机航空应急 测绘系统。对当前 SIFT 算法进行改进,联合光学相 机、SAR 传感器、光电吊舱等多个硬件执行设备, 建立一体化的应用集成环境,结合 BRISK 描述子及 特征点匹配原则,对实际测绘处理流程进行不断完 善。实验结果表明,随着该系统的应用,视频数据、 光学影像、SAR 数据的频率及空频时间均不会出现 明显波动的变化趋势,可适用于航空摄影地表特征的 同时,为无人机应急测绘提供强而有力的应用保障。

参考文献:

- [1]罗伟国,薛国建,李 博. 基于微型无人机航测的大比
 例尺地形图测绘 [J]. 油气储运,2019,38 (2):173-178.
- [2] 韦蕾蕾,方陆明,陈 磊,等. 基于无人机单视场全景 图的地块面积测量研究 [J]. 遥感技术与应用,2020, 35 (2): 484-496.
- [3] 王丽霞, 王晨辉, 刘 招, 等. 像控点刺点影像选取对 无人机测量精度的影响 [J]. 科学技术与工程, 2019, 19 (10): 237-240.
- [4] 王中祥,武 吴,朱 杰,等.大载荷长航时无人机航空应急测绘系统设计与实现[J].测绘通报,2019
 (9):128-134.
- [5]张 珩,冯德俊,杨 峥,等.集成多源遥感影像特征 分量的城市建成区提取[J].测绘科学技术学报, 2020,37 (2):171-176.
- [6]方留杨,杨 成,杨 涛,等.无人机航测和车载激光 扫描结合的公路改扩建地形图测绘[J].公路交通科技 (应用技术版),2019,15 (1):80-83.

- [7]任丽艳,李英成,肖金城,等.测绘无人机灾害现场多 源数据集成与智能服务[J].测绘科学,2020,45 (12):139-144.
- [8]肖 杨,管秀君,于永琢,等.基于自主农业无人机的 无线传感器网络定位系统 [J]. 农机化研究,2021,43
 (9):219-223.
- [9] 屈耀红,张 峰,谷任能,等.基于距离测量的多无人机协同目标定位方法 [J].西北工业大学学报,2019, 37 (2): 266-272.
- [10]代 波,何玉庆,谷 丰,等.结合滤波与优化的无人 机多传感器融合方法 [J].中国科学:信息科学, 2020,50 (12):1919-1931.
- [11] 张 朔, 赵振峰, 董雪飞, 等. 二冲程航空活塞发动机 增压匹配研究和优化 [J]. 兵工学报, 2020, 41 (1): 135-142.
- [12]张 航,宋笔锋,王海峰,等.电动固旋翼无人机动力
 系统建模与优化设计 [J].航空动力学报,2019,34
 (6):1311-1321.
- [13] 邵进达,杨 帅,程 琳.改进 SIFT 算法结合两级特 征匹配的无人机图像匹配算法 [J].计算机科学, 2019,46 (6):316-321.
- [14] 宋 伟, 王永波, 张培佩. 基于改进 AKAZE 特征的无 人机影像拼接算法研究 [J]. 计算机工程与科学, 2019, 41 (5): 873-878.
- [15] 孙 鹏,肖 经,赵海盟,等.基于 DSP 的无人机遥 感影像 SIFT 算法设计与实现 [J].计算机应用, 2020,40 (4):1237-1242.
- [16] 廖小飞, 庄新闯, 公维涛, 等. 基于序列最小优化的 SIFT 特征提取与匹配算法 [J]. 计算机仿真, 2019, 36 (2): 219-223.
- [17] 骆开庆,杨 坤,张 健,等.基于四叉树的改进 BRISK 特征提取算法 [J]. 华南师范大学学报(自然 科学版),2020,52 (2): 114-121.
- [18] 陈 敏,朱 庆,何海清,等.面向城区宽基线立体像 对视角变化的结构自适应特征点匹配[J].测绘学报, 2019,48(9):1129-1140.
- [19] 张洪云,赵泉华,李 玉.基于非规则标识点过程的遥 感图像零星地物目标几何特征提取 [J].控制与决策, 2019,34 (9):1840-1846.
- [20] 贾 鑫,杨树文,张志华,等. 搭载 POS 数据的无人
 机影像提高定位精度的方法 [J]. 遥感信息,2019,34
 (4):92-96.