无人机在室内环境中自主飞行与避障

吕 倩,陶 鹏,吴 宏,胡向阳,张瑷涵

(上海工程技术大学 电子电气工程学院,上海 210600)

摘 要:为使无人机在室内、密林等无 GPS 或弱 GPS 信号环境下实现自主飞行并避开飞行过程中的障碍物,基于无迹卡尔曼滤波的方法实现多种机载传感器数据融合,获得无人机飞行状态及周围环境信息;通过信息融合与单目摄像机目标检测等算法,使无人机避开飞行过程中的障碍物并按照顺序穿越特定障碍圈,实现无人机自主飞行与避障功能。在 Airsim 仿真平台随机生成的场景与现实环境中进行实验。结果表明,在仿真环境中无人机可在 560s 左右完成自主起飞,准确避开障碍物,依次成功穿越 10 个障碍圈并自主降落;在现实世界中,当环境发生变化时需调节参数,无人机才可完成穿越障碍圈的任务。

关键词:无人机自主飞行;传感器数据融合;无迹卡尔曼滤波;无人机避障

DOI: 10.11907/rjdk.192265

中图分类号:TP301 文献标识码:A

开放科学(资源服务)标识码(OSID): 🖥

文章编号:1672-7800(2021)002-0114-05

Autonomous Flight and Obstacle Avoidance of MAV in Indoor Environment

LV Qian, TAO Peng, WU Hong, HU Xiang-yang, ZHANG Ai-han

(School of Electrical and Electronic Engineering, Shanghai University of Engineering Science, Shanghai 201600, China)

Abstract: In order to solve the problem that the UAV realizes autonomous flight and avoids obstacles during flight in indoors, jungles and other environments without GPS or weak GPS signals. We use a method based on unscented Kalman filter to integrate a variety of airborne sensor data to obtain the flight status of the drone and surrounding environment information. Through information fusion and monocular camera target detection algorithms, the drone can complete the task of avoiding obstacles during the flight and traversing the specific obstacle circle in order. We experimented with scenes randomly generated by the Airsim simulation platform and the real world environment. The experimental results show that in the simulation environment, the UAV can complete the task of autonomous takeoff, accurately avoid obstacles, successfully cross 10 obstacle circles in numerical order and make autonomous landing in 560s; in the real world, when the environment changes, the parametersneed to be adjusted tocomplete the task of crossing the obstacle circle. The method of monocular camera target detection and sensor data fusion can realize the autonomous flight and obstacle avoidance function of the drone.

Key Words: UAV autonomous flight; sensor data fusion; unscented Kalman filter; UAV obstacle avoidance

0 引言

微型飞行器(Micro Air Vehicle, MAV)与其它空中机器人相比,由于四旋翼飞行器机械和控制的简单性、高机动性及低入门、低成本的特点,备受学术界和工业界青睐,近年来成为研究热点。随着 MAV 飞行控制技术的日趋成熟及 GPS 技术在民用领域的普及, MAV 在空中操纵[1]、智能监视和侦察(Intelligent Surveillance and Reconnaissance, ISR)[2]、航空摄影、结构检测[3]、机器人应急[4]、建筑[5]和计

算机视觉^[6]等领域应用广泛,相关研究也推动了四旋翼飞行器的进一步发展。

无人机高度依赖周围环境实际测量数据的准确性。在室外环境中可利用良好的 GPS 信号,在实验室环境中可使用超宽带(Ultra Wide Band, UWB)技术^[7]或通过适当放置的特殊标签获悉环境实况。然而在飞行过程中,实际环境是动态的,GPS 信号也可能因建筑物遮挡等因素中断或处于较弱的信号状态,而放置标签又只能在已知环境下采用。针对以上问题,本文提出一种仅依靠无人机机载计算机在无 GPS 的未知环境中,实现无人机自主飞行、规避障

碍物与穿越特定障碍物的方法。

计算能力有限的纯机载传感平台地图构建工作可以 使用激光测距仪实现[8]。由于激光扫描匹配限制及计算能 力有限,该方法仅限于慢速飞行情况,且由无人机携带的 体积小、重量轻的激光测距仪仅能测量单个平面中的距 离,因此该方法需要对环境进行简化假设。

随着计算能力的增长和更高效算法的提出,将视觉用 于无人机状态估计成为可能[9]。为了最小化无人机机体重 量与飞行过程中的功率消耗,可以仅使用单个向下或向前 的摄像机。MAV 中大多数单目视觉算法[10]依赖于并行跟 踪与建图(Parallel Tracking and Mapping, PTAM)。然而, PTAM 主要应用于增强现实,在大规模复杂环境中操作还 需多次修改。随着视觉算法的改进和小型计算机可用计 算能力的增长,相机现已成为无人机检测与识别环境障碍 物的首选传感器。

视觉导航的出现解决了无 GPS 信号或弱 GPS 信号下 无法准确获取无人机位置与姿态的难题,但仅依赖于相机 传感器识别障碍物准确度不高,而且会由于光线明暗、距 离远近不同等原因导致识别错误。本文通过融合更多机 载传感器测得的数据,更真实地反映无人机及其周围环境 的状况,从而获得真实准确的信息,为无人机在室内等无 GPS 或弱 GPS 信号下的飞行与避障提供保障。

1 硬件平台设计

硬件平台设计的指导原则是保证无人机快速灵活地 飞行。为达到 20m/s 的速度,要求飞行器必须在大多数传 感器检测距离(约 20~25m)内使无人机速度减为 0,这意味 着平台必须能达到 10m/s² 的加速度。为保证飞行器可在 保持高度的同时达到该加速度,飞行器推力重量比约为 1.5。为了在高加速阶段保证飞行器有一定的控制力,该平 台需具有足够的推力,故在满载时提供给飞行器的推重比 需超过 2.0。

在对现有平台进行调研的基础上,最终选择 DJI M600 飞行平台,包括飞行器、电机、螺旋桨和速度控制器,该组 合非常符合硬件平台性能要求。每个 DJI 3510 发动机和 螺旋桨组合具有大约 1.6kgf 的额定最大推力,则四旋翼配 置总推力约为 6.4kgf。

飞行平台采用 DJI Guidance 视觉传感器导航系统,该 系统视觉处理模块为 64g,视觉传感模块为 43g,每根 VBUS 线缆为 11.6g。该平台相机采用大疆禅思 X4S,型号 为 ZENMUSE X4S,重量为 253g。飞行平台还使用了加速 计, 陀螺仪, 气压计等其它传感器。板载计算机采用妙算 MANIFOLD。基座平台由 DJI M100 飞行器及其飞控系统 A1组成,质量约为1.6kg;加上传感器和计算负载,平台重 量为 2.1kg。为达到飞行时间要求,需选择合适的电池,同

由于无人机电池是能量和功率密度高的基于锂聚合

物化学的电池。DJI M100 推进系统需额定电压约为 22.2V。鉴于此,可用的主要设计选择是电池容量。典型的 锂聚合物电池比能值在 130~140Wh/kg,四旋翼机悬停所需 功率约为 200W/kg, 所以对于总质量在 3~3.5kg 左右的平 台,功耗为600~700W。假设电池整体效率约为60%,从电 池供电到螺旋桨机械功率输出,电池 5min 飞行时间能量 容量约为 69.4~83.4Wh。在实践中,为了保护电池使用寿 命,不会消耗电池全部容量,需为不可预见的情况预留一 些容量。假设使用电池额定容量的80%,则需要电池能量 容量为 86.8~104.1Wh。使用 135Wh/kg 的平均比能值,期 望电池质量在 0.64~0.77kg 之间,这与整个平台总质量预 算非常吻合。根据可用电池容量,选择 TB47D 型号电池, 以便在性能和续航能力方面提供一定灵活性。该型号电 池容量为 4 500mAh, 电池整体重量为 600g, 电池能量为 99.9Wh。无人机飞行平台如图 1 所示。



Fig. 1 UAV hardware platform 图 1 无人机硬件平台

2 传感器数据融合

在无人机平台上有多个传感器,每个传感器均提供机 器人状态信息。例如加速计测量无人机加速度,经积分运 算后可获得无人机速度与位移;陀螺仪测量角速度,积分 运算后可获得角度;气压计与高度传感器可测量飞行高度 等。此外,传感器以不同速率提供输出,例如,以 40hz 的速 度运行单目摄像机,以 20hz 的速度运行向下的高度传感 器,以 200hz 的速度运行加速计。主要利用卡尔曼滤波器 变体完成传感器融合任务,将这些信息合并成无人机整体 状态的一致估计。四旋翼飞行器旋转自由度决定了无人 机是一个非线性系统,需使用扩展卡尔曼滤波器(Extended Kalman Filter, EKF)或无迹卡尔曼滤波器(Unscented Kalman Filter, UKF)。由于 UKF 具有较好的处理系统与非线 性的优点,且计算量增加较少,所以选择 UKF 执行传感器 融合任务[11]。

图 2 为运行在无人机上的 UKF 模块数据输入和输出 流程。根据相机传感器拍摄到的视频数据识别环境中的 障碍物,再根据加速计、气压计、大疆视觉传感导航系统 DJI Guidance、陀螺仪等其它机载传感器测量得到的数据, 时需保证平台最大总质量在 Aca 生君ic Journal Electronic Publi空光频卡尔曼想波融合数据后控制光火机飞行方尚:距离 与飞行速度,从而避开障碍物。

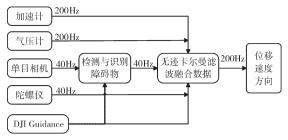


Fig. 2 Data flow of UAV unscented Kalman filter 图 2 无人机无迹卡尔曼滤波数据流

UKF 使用的状态向量为:

$$x = [p^{T} \quad \dot{p}^{T} \quad \phi \quad \theta \quad b_{\alpha}^{\mathsf{T}} \quad b_{\alpha}^{\mathsf{T}}]^{\mathsf{T}} \tag{1}$$

其中,p是无人机在真实世界的位置坐标,p为无人机 在真实世界的速度, b_α 是加速度计偏移, b_α 是陀螺仪偏 移。使用 ZYX 公约的欧拉角 $\varphi \setminus \theta$ 和 ψ 表示方向, $\varphi \setminus \theta$ 和 ψ 分别是横滚、俯仰和偏航,欧拉角十分简洁,因此用以表示 方向。由于四旋翼无人机横滚和俯仰角不会大于90°,故 在该情况下使用欧拉角时不会受万向锁问题影响。

UKF 包括预测步骤和多个更新步骤。根据惯性测量 单元(Inertial Measurement Unit, IMU)等传感器测得的数据 进行预测,更新步骤用于对预测值进行修正。由于加速度 计与陀螺仪的测量在机体坐标系中,而位置和速度在世界 坐标系中,所以预测步骤是非线性的,需要利用估计的方 向将测量从机体坐标系转换到世界坐标系。

假设迭代状态为 k, x_{ι} (维数 n)具有均值 \bar{x}_{ι} 和协方差 P_k ,用具有均值 \bar{v}_k 和协方差 Q_k 的过程噪声(维度 p)对其 进行扩充,从而创建增广状态 x_k^a 与协方差矩阵 P_k^a 。

$$\bar{x}_{k}^{a} = \begin{bmatrix} \bar{x}_{k} \\ \bar{v}_{i} \end{bmatrix}, P_{k}^{a} = \begin{bmatrix} P_{k} & 0 \\ 0 & Q_{k} \end{bmatrix}$$
 (2)

再将无迹变换应用于增广态,生成一组 sigma 点。

$$X_0^a(k) = \bar{x}_k^a \tag{3}$$

$$X_{i}^{a}(k) = \bar{x}_{k}^{a} + \sqrt{(L+\lambda)P_{k}^{a}}$$
 $i = 1, 2, \dots, L$ (4)

$$X_i^a(k) = \bar{x}_k^a - \sqrt{(L+\lambda)P_k^a}$$
 $i = L+1, L+2, \dots, 2L$ (5)

其中L = n + p 是增强状态的维度, λ 是缩放参数。

然后,利用过程模型传播这些 sigma 点,其中输入为加 速度计与陀螺仪测量值。

$$X_{i}^{x}(k+1|k) = f\left(X_{i}^{x}(k), u(k), X_{i}^{v}(k)\right) \tag{6}$$

 $X_i^a(k)$ 是增强状态的状态部分, X_i^a 是过程噪声部分。 系统过程模型 $f(x_k,u_k,v_k)$ 由式(7)—式(14)给出。

$$u_{k} = \begin{bmatrix} a_{meas}^{\mathsf{T}} & \omega_{meas}^{\mathsf{T}} \end{bmatrix}^{\mathsf{T}}$$

$$u_{k} = \begin{bmatrix} v_{a}^{\mathsf{T}} & v_{\omega}^{\mathsf{T}} & v_{b}^{\mathsf{T}} & v_{b}^{\mathsf{T}} \end{bmatrix}^{\mathsf{T}}$$

$$(7)$$

$$a = a_{meas} - b_a + v_a \tag{8}$$

$$\omega = a_{meas} - b_{\omega} + v_{\omega} \tag{9}$$

$$P_{k+1} = P_k + \dot{P}_k dt \tag{10}$$

$$R_{k+1} = R_k \left(I_3 + \left[\omega \right]_{\omega} dt \right) \tag{12}$$

$$b_{a_{b+1}} = b_{a_b} + v_{b_a} dt (13)$$

$$b_{\omega_{t+1}} = b_{\omega_t} + v_b \ dt \tag{14}$$

其中, $R_k = R(\phi_k, \theta_k, \psi_k)$ 是使用 ZYX 约定形成欧拉角 的旋转矩阵,而 v_a,v_ω,v_b 和 v_b 是单个过程噪声项。

根据转换后的 sigma 点集 $X_i^x(k+1|k)$,可计算预测均值 和协方差。

$$\bar{x}_{k+1|k} = \sum_{i=0}^{2L} \omega_i^m X_i^x (k+1|k)$$
 (15)

$$\mathbf{P}_{k+1|k} = \sum_{i=0}^{2L} \omega_i^c \left[X_i^x (k+1|k) - \bar{x}_{k+1|k} \right] \left[X_i^x (k+1|k) - \bar{x}_{k+1|k} \right]^{\top}$$
(16)

其中, ω_i^m 和 ω_i^c 是标量权重。

每当新的传感器测量值 Y_{k+1} 到达时,即运行滤波器更 新步骤。首先,以与预测步骤相同的方式生成一组新的 sigma 点。

$$\bar{x}_{k+1|k}^{a} = \begin{bmatrix} \bar{x}_{k+1|k} \\ \bar{n}_{k} \end{bmatrix}, P_{k+1|k}^{a} = \begin{bmatrix} P_{k+1|k} & 0 \\ 0 & R_{k} \end{bmatrix}$$
 (17)

其中, \bar{n}_k 为测量噪声的均值, R_k 为协方差。生成 sigma 点后使用测量函数 h(x,n) 生成预测的测量值。

$$Y_{i}(k+1|k) = h\left(X_{i}^{x}(k+1|k), X_{i}^{n}(k+1|k)\right) \tag{18}$$

$$\bar{y}_{k+1|k} = \sum_{i=0}^{2L} \omega_i^m Y_i^x (k+1|k)$$
 (19)

$$P_{yy} = \sum_{i=0}^{2L} \omega_i^c \left[Y_i^x (k+1|k) - \bar{y}_{k+1|k} \right] \left[Y_i^x (k+1|k) - \bar{y}_{k+1|k} \right]^{\mathsf{T}}$$
(20)

最后状态更新为:

$$P_{xy} = \sum_{i=0}^{2L} \omega_{i}^{c} \left[X_{i}^{x} \left(k+1 | k \right) - \bar{x}_{k+1 | k} \right] \left[Y_{i}^{x} \left(k+1 | k \right) - \bar{y}_{k+1 | k} \right]^{\top}$$

(21)

$$K = P_{yy} P_{yy}^{-1} \tag{22}$$

$$\bar{x}_{k+1} = \bar{x}_k + K \left(y_{k+1} - \bar{y}_{k+1|k} \right)$$
 (23)

$$P_{k+1} = P_{k+1|k} - KP_{vv}K^{\mathsf{T}}$$
 (24)

除了用于预测步骤的 IMU 之外,对于 UKF 的每个传 感器输入均有一个单独的测量函数 h(x,n), 当从任何一个 传感器接收到输入时,将执行完整的更新步骤。

考虑到在跨越障碍物时高度传感器的跳跃问题,UKF 保持了一个内部基本高度参数。如果高度传感器输出与 期望值相比有跳跃,则 UKF 假设基础高度已改变,并使用 新的基础高度作为高度传感器的参考级别,较好地处理了 传感器输出跳变。该方法局限性在干当高度变化缓慢时, 机器人只会相对于基础高度保持所需高度,并且会随着基 础高度的升降而上下移动。

由机载传感器获得的数据经无迹卡尔曼滤波进行数 据融合后,可使无人机获取的环境信息更详细,若只依靠 (C)1994-2001, Clair and Redenger drournal Electronic Publish 介 核感器片 面测量形 行器某方面数据,则无法感知形行 器与环境的整体状态,无人机也无法精确判断障碍物和控

制飞行方向及飞行速度,这将导致无人机无法精准避障,

因此需与机载传感器信息融合。

实验结果 3

3.1 仿真平台实验

为测试系统性能,在开源自动驾驶仿真平台 Air-Sim[12-13]上进行仿真实验,仿真环境如图 3 所示。该平台 模拟真实世界复杂未知环境,无 GPS 与全球导航卫星系统 (Global Navigation Satellite System, GNSS)信号,无人机需要 避开大型建筑物、密集树木、废旧汽车、路障等障碍物,并 按照数字顺序依次穿越红色圆环,保证不碰撞圆环和其它 障碍物,不漏穿错穿圆环。



Fig. 3 Simulation test environment 图 3 仿真测试环境

机载相机传感器采集经过处理的仿真场景图像,如图 4一图 6 所示。图 4 为实物图,图 5 为深度图,图 6 为分割 图。将相机采集到的视频数据进行分割[14],如图 6 所示, 可区分可供无人机自由飞行的空旷区域、无人机需穿越的 障碍圈与其它必须避开的无关障碍物。



Fig. 4 Simulation platform scene acquired by camera 图 4 相机获取的仿真平台场景



Fig. 5 Depth image 图 5 深度图

无人机避开障碍物、穿越障碍圈的过程为:保证远离 除圆环之外的障碍物,并且需识别圆环;在开始之后进行4 次判断。前銗判断是否成功起飞动和果先限则进入起心长Publishing,\$HoMoment loftwalvisuccessfullyl crossing red obstacted incleat 败策略重新起飞,如果成功,则摄像头开始启动;在飞机前 行的同时根据摄像头拍摄的图像开始识别与检测,判断是

否发现圆环,若未发现圆环,飞机向左或向右移动,如果发 现圆环,则飞机向圆环方向移动并开始穿越圆环;最后判 断是否穿越成功,如果穿越成功则记入成功数目,否则进 入穿越圆环失败策略。仿真流程图如图 7 所示。



Fig. 6 Segmentated image 图 6 分割图

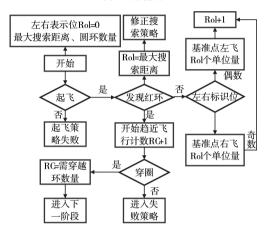


Fig. 7 Simulation test flow 图 7 仿真测试流程

为完成该测试,系统不仅需准确避障,还需识别场景 中特定红色障碍圈。在仿真环境中所有障碍圈的颜色为 红色,并形成一块特殊标识的连通区域,采用两边扫描法 识别并标记图片中所有连通区域。利用 HSV 颜色空间识 别红色区域,再使用霍夫变换等方法检测需要穿越的圆环 位置与半径,确保无人机尽可能从圆环中心穿过,避免与 障碍物碰撞。图 8 为无人机在仿真平台中穿越红色障碍 圈时刻。



in simulation environment

图 8 仿真环境中无人机成功穿越红色障碍圈时刻

3.2 硬件飞行实验

在现实世界中无人机穿越障碍圈的时刻如图 9 所示。由于现实中有诸多不稳定因素,包括光线明暗变化、无人机传感器精度有限等一系列问题,造成穿越障碍圈的动作不能保证百分之百成功,但在现实世界中若测试参数设置合理,光线明暗适中,则可准确识别并成功穿过障碍圈。



Fig. 9 Moment of UAV successfully crossing red obstacle circle in reality

图 9 现实世界中无人机穿越障碍圈时刻

4 结语

本文设计了一种基于单目摄像机与IMU、DJI Guidance等传感器的无人机自主飞行及避障系统,并使用无迹卡尔曼滤波融合多传感器信息,实现无人机与周围环境信息区分、识别与检测。在仿真平台使用虚拟无人机与传感器,在现实世界中使用自主搭建的硬件平台,分别针对自主起飞、避开障碍物、穿越障碍圈等任务进行实验。经微软 AirSim 仿真平台实验与现实世界实验验证,该系统可精确避开无关障碍物,稳定完成穿越指定障碍圈、目标识别、场景搜索、自主起飞与降落等飞行任务。

参考文献:

- [1] ZHANG D. Research on multi-control surface control distribution and reconfiguration technology of flying wing UAV [J]. Nanjing: Nanjing University of Aeronautics and Astronautics, 2014. 张栋. 飞翼无人机多操纵面控制分配与重构技术研究[D]. 南京: 南京航空航天大学, 2014.
- [2] LIN Q, YU Y. Application and discussion of UAV in public security investigation[J]. Technology Vision, 2016(2):74-75. 林琦,虞悦. 无人机在公安侦查中的应用与探讨[J]. 科技视界, 2016,161(2):74-75.
- [3] LUO X, LIANG Z Q. Application of UAV in the health detection of bridge structure in mountainous area[J]. Highway Traffic Science and Technology (Applied Technology Edition), 2018, 14(10): 280-281. 罗旭,梁倬骞. 无人机在山区桥梁结构健康检测中的应用[J]. 公路 交通科技(应用技术版),2018,14(10):280-281.

- [4] YU H, HOU Z L, FENG S, et al. Research on the application of UAV remote sensing technology system in Liaoning earthquake emergency [J]. Journal of Disaster Prevention and Mitigation, 2019 (3): 108-112.
 于浩,侯作亮,冯石,等. 无人机遥感技术系统在辽宁地震应急中的应用研究[J]. 防灾减灾学报,2019(3):108-112.
- [5] LI Z. Research on key technologies of information acquisition of hollow village buildings based on UAV high resolution images[D]. Chengdu: Southwest Jiaotong University, 2018. 李政. 基于无人机高分影像的空心村建筑物信息获取关键技术研究[D]. 成都:西南交通大学,2018.
- [6] HUANG J, TANG S F, TONG M M, et al. Application of computer vision technology on UAV[J]. Software Guide, 2019, 18(1):14-16. 黄洁,唐守锋,童敏明,等. 计算机视觉技术在无人机上的应用[J]. 软件导刊, 2019, 18(1):14-16.
- [7] ZHAOSX. Research and implementation of three-dimensional omnidirectional obstacle avoidance and positioning system for indoor quadrotor UAV[D]. Beijing:Beijing University of Technology, 2017. 赵少琼. 室内四旋翼无人机三维全方位避障及定位系统研究与实现[D]. 北京:北京工业大学,2017.
- [8] GAO Q. Research on simultaneous localization and map construction of mobile robot based on laser rangefinder[D]. Dalian: Dalian Maritime University, 2017.
 高强. 基于激光测距仪的移动机器人同时定位与地图构建研究 [D]. 大连:大连海事大学,2017.
- [9] REN Q Y. Research on landmark recognition and pose estimation of micro-unmanned helicopter based on visual information [D]. Hangzhou: Zhejiang University, 2008. 任沁源. 基于视觉信息的微小型无人直升机地标识别与位姿估计研究[D]. 杭州:浙江大学, 2008.
- [10] SONG Y H. Pose estimation and control of quad-rotor UAV based on monocular vision[D]. Harbin: Harbin Institute of Technology, 2016. 宋显慧. 基于单目视觉的四旋翼无人机位姿估计与控制[D]. 哈尔滨:哈尔滨工业大学, 2016.
- [11] ZHANG Y. Quadrotor UAV control based on unscented Kalman filter [C]. The 34th ChinaControl Conference, 2015: 619-624. 张宇. 基于无迹卡尔曼滤波的四旋翼无人机控制[C]. 第三十四届中国控制会议,2015:619-624.
- [12] XIONG M K. Autonomous sensing and navigation of UAVs based on AirSim [C]. The Fifth High Resolution Earth Observation Annual Conference High Resolution Earth Observation Academic Alliance, 2018: 780-797. 熊明康. 基于AirSim的无人机自主感知与导航[C]. 第五届高分辨率对地观测学术年会,2018:780-797.
- [13] YU J K, PETNGA L. Space-based collision avoidance framework for autonomous vehicles[J]. Procedia Computer Science, 2018, 140:37-45
- [14] YU M. Research on image annotation based on region segmentation [D]. Wuxi: Jiangnan University, 2016. 於敏. 基于区域分割的图像标注的研究[D]. 无锡:江南大学, 2016.

(责任编辑:江 艳)