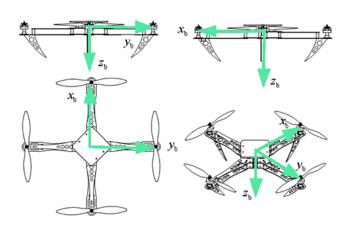


语言 ▼ 首页 设计 课程 (New) 下载 联系 5 飞控最大倾角 电池放电下限 安全起飞油门上限 飞控&附件电流 85% 15% 无限制 0.5 电机品牌: 型号: Aeolian (风神) C5055 KV400 • • 螺旋桨品牌 • Aeronaut CAM Carbon Folding Prop 18x11 型목 电调品牌 • Advance 85A ESC w/8A BEC Aerostar 电池串联-并联组合 型묵 电池品牌 LiPo 3S-11.1V-25C-5500mAh ACE (格氏电池) • • 1 v S 1 v P 计算 从数据库中选择多旋翼模型进行计算.. 基本信息 悬停时间: 6.61 min. ≥ 23.9% 多旋翼 剩余负载: 1.61 kg ≥61.7% 多旋翼 最大起飞海拔: 2.48 km ≥ 45.3% 多旋翼 单程飞行距离: 3.87 km ≥ 43.6% 多旋翼 14 m/s 最大前飞速度: ≥ 58.3% 多旋翼 详细信息 悬停性能: 最大油门性能: 整体性能: 悬停时间 : 6.61 min. 飞行时间 : 2.9 min. 正常使用 : 6 min. 油门百分比 : 66 % 总升力 : 81.1 N 整机重量 : 5 kg 电调电流 : 10.48 A 电调电流 : 23.9 A 剩余载重 : 1.61 kg 电机转速 最大起飞海拔 : 2.48 km 电机转速 : 2561.6 rpm : 3295.5 rpm 电机输出功率 : 85.1 W 电机输出功率 : 181.3 W 最大倾斜角度 : 40.9 °

: 11.7 V : 11.1 V : 14 m/s 电池输出电压 电池输出电压 最大平飞速度 电池输出电流 : 42.4 A 电池输出电流 : 95.7 A 单程飞行距离 : 3.87 km 能量效率 : 66.2 % 能量效率 : 62.5 % 抗风等级 : 5级

## 控制模型 (建模方法和源码)



多旋翼总质量 m = 5 kg重力加速度  $= 9.8 \text{ m/s}^2$ 转动惯量矩阵  $: J_{XX} = 2.443e-1 \text{ kg.m}^2$  $J=diag(J_{XX}, J_{VV}, J_{ZZ})$  $J_{VV} = 2.443e-1 \text{ kg.m}^2$ 

 $J_{zz} = 4.742e-1 \text{ kg.m}^2$ 

多旋翼机身半径(1/2轴距) : d = 0.365 m

单桨综合拉力系数,拉力(N)除以 :  $C_t = 1.702e-4 \text{ N/(rad/s)}^2$ 转速 $^2$ (rad/s),即( $C_t=T_p/\omega^2$ )

单桨综合力矩系数,力矩(N.m)除 :  $C_m = 4.411e-6 \text{ N.m/(rad/s)}^2$ 以转速 $^2$ (rad/s),即( $C_m = M_p/\omega^2$ )

电机曲线: 输入油门量σ (0~1)到 :  $C_R = 287.58 \text{ rad/s}$ 电机稳态转速ω<sub>ss</sub> (rad/s)

 $(\omega_{ss}=C_R*\sigma+\omega_b)$ :  $\omega_b = 78.42 \text{ rad/s}$ 电机螺旋桨转动惯量 :  $J_m = 1.85e-3 \text{ kg.m}^2$ 电机响应时间常数 :  $T_m = 0.013 s$ 

机身阻力系数,阻力(N)除以飞行 :  $C_{\rm d}=1.731 {
m e-1}~{
m N}/{(m/s)^2}$ 速度 $^2$ (m/s),即 ( $C_d$ = $D/V^2$ )

机身阻尼力矩系数,力矩(N)除以 :  $C_{dm} = 2.372e-2 \text{ N.m/(rad/s)}^2$ 

## 新闻与文档

新闻 [1]: 本网站的性能评估算法已发表为期刊论文: 《D. Shi, X. Dai, X. Zhang, and Q. Quan, "A practical performance evaluation method for electric multicopters," IEEE/ASME Transactions on Mechatronics, vol. 22, no. 3, pp. 1337-1348, 2017.》下载地址: [PDF], [BibTex], [论文算法]

新闻 [2]: 对多旋翼更详细的介绍与算法介绍,可以参考我们的中文教材《多旋翼飞行器设计与控制》,该书目前在 [亚<u>马逊] [淘宝] [当当] [京东]</u> 等网站有

新闻 [3]:部分多旋翼快速设计算法已发表为期刊论文: 《X. Dai, Q. Quan, J. Ren, and K.-Y. Cai, "An Analytical Design Optimization Method for Electric Propulsion Systems of Multicopter UAVs with Desired Hovering Endurance," IEEE/ASME Transactions on Mechatronics, vol. 24, no. 1, pp. 228–239, 2019.》,下载地址: [PDF], [BibTex]

新闻 [4]: 部分多旋翼效率优化算法已发表为期刊论文: 《X. Dai, Q. Quan, J. Ren, and K.-Y. Cai, "Efficiency Optimization and Component Selection for Propulsion Systems of Electric Multicopters. IEEE Transactions on Industrial Electronics, vol. 66, no. 10, pp. 7800-7809, 2019.》,下载地址: [PDF], [BibTex]

新闻 [5]: 部分无人机建模与可信度评估方法已发表为期刊论文: 《X. Dai, C. Ke, Q. Quan and K. -Y. Cai, "Simulation Credibility Assessment Methodology With FPGA-based Hardware-in-the-Loop Platform," IEEE Transactions on Industrial Electronics, vol. 68, no. 4, pp. 3282-3291, 2021.》,下载地址: [PDF], [BibTex]

新闻 [6]: 部分无人机仿真与测试方法已发表为期刊论文: 《X. Dai, C. Ke, Q. Quan and K. -Y. Cai, "RFlySim: Automatic test platform for UAV autopilot systems with FPGA-based hardware-in-the-loop simulations," Aerospace Science and Technology, vol. 114, p. 106727, 2021.》,下载地址: [PDF], [BibTex]



Copyright © flyeval.com All Rights Reserved. Home | Contact | ICP证: 京ICP备16006161号-1/-3

