Sistemas de Defesa: Uma abordagem para desvios de obstáculos no auxílio do controle de um quadricóptero em tempo real

Bruno da Silva Giovanini

Paulo F.F. Rosa¹ (Orientador)

¹Instituto Militar de Engenharia - IME Laboratório de Robótica e Inteligência Computacional Programa de Pós-graduação em Engenharia de Defesa

11 de fevereiro de 2015

- Objetivo
- 2 Introdução
- Tópicos tutorias
- 4 O Problema: Segurança em voo para quadricóptero
- Metodologia
- 6 Cronograma
- Viabilidade da proposta
- Resultados esperados
- Onclusão

- Objetivo
- 2 Introdução
- Tópicos tutorias
- 4 O Problema: Segurança em voo para quadricópter
- Metodologia
- Cronograma
- 🕜 Viabilidade da proposta
- Resultados esperados
- Onclusão

Objetivo

 Evitar colisões de um quadricóptero utilizando estimativas de sua trajetória futura e distâncias para obstáculos, criando desvios, se necessário, e proporcionando uma maior segurança de voo em ambientes restritos e sensíveis

- Objetivo
- 2 Introdução
- Tópicos tutorias
- 4 O Problema: Segurança em voo para quadricópter
- Metodologia
- Cronograma
- 🕜 Viabilidade da proposta
- Resultados esperados
- Onclusão

Motivação I

- Crescente utilização para missões civis e militares
- Voos em ambientes fechados e restritos
- Risco de colisão com equipamentos críticos e sensíveis
- Difícil controle e manuseio

Motivação II



Figura: Filmagem indoor

Motivação III



Figura: Inspeção de equipamentos sensíveis

- Objetivo
- 2 Introdução
- 3 Tópicos tutorias
- 4 O Problema: Segurança em voo para quadricópter
- Metodologia
- Cronograma
- Viabilidade da proposta
- Resultados esperados
- Onclusão

O quadricóptero - A Plataforma

 Veículo voador com quatro rotores com decolagem e aterrissagem vertical [Salih et al., 2010]



Figura: Plataforma Parrot Ardrone 2.0. Fonte [Stephane, 2014]

O quadricóptero - Dinâmica de Voo I

- Seis graus de liberdade e quatro atuadores
- Três são movimentos lineares (x,y,z) e três são angulares (ϕ,θ,ψ)
- Sistema não-holonômico (subatuado), movimentos (x,y) dependentes dos movimentos (ϕ,θ) [Figueiredo and Jota, 2004]
- Objetivo é manter a estabilidade do eixo central controlando quatro motores independentes eletronicamente

O quadricóptero - Dinâmica de Voo II

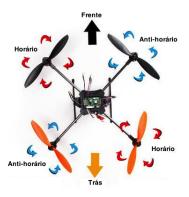


Figura: Estrutura e orientação dos motores. Fonte [multicopter.forestblue.nl, 2012]

O quadricóptero - Dinâmica de Voo III

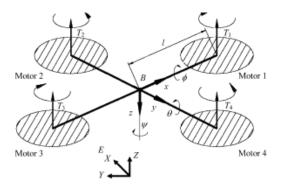


Figura: As forças e momentos atuando no quadricóptero. Fonte [Mian and Daobo, 2008]

Bruno Giovanini (IME) Proposta 11 de fevereiro de 2015 13 / 43

O quadricóptero - Dinâmica de Voo IV

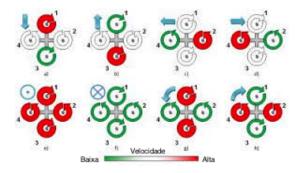


Figura: Os movimentos gerados a partir das variações de velocidades dos motores. Fonte [Domingues, 2009]

14 / 43

Sistemas embarcados para navegação

- Obtenção de informações sobre a posição, velocidade e atitude de um veículo com relação a um dado referencial
- Fornecidas por sensores inerciais: acelerômetros e giroscópios
- Magnetômetros incluídos melhoram a medida da atitude do veiculo

IMU

- Componente eletrônico onde estão montados os sensores.
- Três acelerômetros: aceleração linear (x,y,z)
- Três giroscópios: velocidade angular (ϕ, θ, ψ)

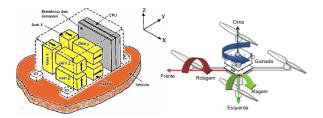


Figura: Estrutura do Sistema de Navegação acoplada ao veículo (esquerda) e os movimentos gerados no quadricóptero (direita). Fonte [JUNIOR, 2009]

AHRS

- Attitude Heading Reference System
- Mesmos sensores da IMU (com magnetrômetro)
- Unidade de processamento para cálculo da velocidade angular e atitude
- Fornece $(\dot{x} \quad \dot{y} \quad \dot{z} \quad \phi \quad \theta \quad \psi)$

Controle PID I

- Método de controle adaptativo comum para controle de robôs
- Controle fechado que reage a mudanças no ambiente captadas por sensores
- Reação a partir do erro medido
- Três parâmetros constantes: Proporcional (P), Integral (I) e Derivativo (D)

Controle PID II

- Proporcional (P)
 - É tipicamente o erro.
 - Fórmula: A B, onde A é a posição atual e B é onde deveria estar
- Integral (I)
 - É o acúmulo dos erros passados no tempo.
 - Fórmula: $A/t_1 + B/t_2 + C/t_3$, sendo A o erro em t_1 , B em t_2 e C em t_3
- Derivativo (D)
 - É a mudança do erro no tempo.
 - Fórmula: (A B)/t, sendo A o erro inicial e B o erro depois do tempo t

Controle PID III

- Cada parâmetro tem seu ganho K associado
- Variável medida = $P * K_p + I * K_i + D * K_d$

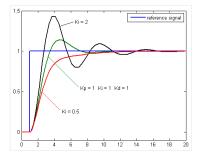


Figura: Desempenho do sistema para diferentes ganhos K_p , K_i e K_d . Fonte [Kingdom, 2013]

PID para quadricópteros I

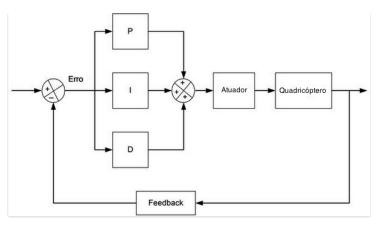


Figura: Controle PID de um quadricóptero. Fonte [Liang, 2014]

PID para quadricópteros II



Figura: Controle PID por eixo. Fonte [Liang, 2014]

- Objetivo
- 2 Introdução
- Tópicos tutorias
- 4 O Problema: Segurança em voo para quadricóptero
- Metodologia
- Cronograma
- Viabilidade da proposta
- Resultados esperados
- Onclusão

O Problema: Segurança em voo para quadricóptero I

- Auxíliar o controle da plataforma com base na dinâmica, estado atual, controle corrente e distância para obstáculos
- Dinâmica do robô ($\mathbf{f} \in \mathcal{X} \times \mathcal{U} \times \mathbb{R} \to \mathbb{R}^n$):

$$\dot{\mathbf{x}} = \mathbf{f}(\mathbf{x}(t), \mathbf{u}(t), t) \tag{1}$$

Dado $\mathbf{x}(t)$ o estado do robô no tempo t e $\mathbf{u}(t)$ o input de operação no tempo t.

• Estado do robô ($\mathbf{g} \in \mathcal{X} \times \mathcal{U} \times \mathbb{R} \to \mathcal{X}$ é a solução da equação diferencial 1):

$$\mathbf{x} = \mathbf{g}(\mathbf{x}, \mathbf{u}, t) \tag{2}$$

Dado $\mathbf{x_0} = \mathbf{x}(0)$ e **u** a constante de *input* de operação

O Problema: Segurança em voo para quadricóptero II

• O Problema: Definir a menor variação de controle $\Delta \mathbf{u} \in \mathcal{U}$ necessária para evitar colisão em $t \in [0, \tau]$, onde τ é um horizonte de tempo já definido:

min:
$$\Delta \mathbf{u}$$

Sujeito a: $\forall t \in [0, \tau], \mathcal{R}(\mathbf{g}(\mathbf{x}, \mathbf{u} + \Delta \mathbf{u}, t)) \cap \mathcal{O} = \emptyset$ (3)

Dado $\mathcal{O} \subset \mathbb{R}^3$, a subárea do espaço \mathbb{R}^n ocupadas por obstáculos escondidas quando vistas pelo robô e $\mathcal{R}(x)$, a subárea ocupada pelo robô no estado $x \in \mathcal{X}$

- Objetivo
- 2 Introdução
- Tópicos tutorias
- 4 O Problema: Segurança em voo para quadricópter
- Metodologia
- Cronograma
- Viabilidade da proposta
- Resultados esperados
- Onclusão

Metodologia I

• Divisão em etapas

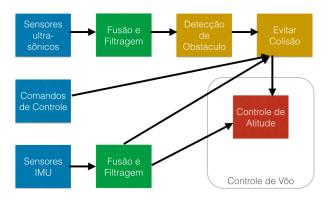


Figura: Etapas do método

Metodologia II

- Evitar colisão
 - Dados da AHRS: $d_t = \begin{bmatrix} \dot{x}_t & \dot{y}_t & \dot{z}_t & \phi_t & \theta_t & \psi_t \end{bmatrix}^T$ Dados do Controle: $u_t = \begin{bmatrix} \delta\phi_{\bullet} & \delta\theta_{\bullet} & \delta\psi_{\bullet} & \delta\mathbf{h}_{\bullet} \end{bmatrix}^T$
 - Estimação da trajetória futura (Integração Numérica em t)
 - Espaço de estados com Δt pequeno. Fonte [Basit et al., 2014]

$$\begin{aligned} x_{t+1} &= & x_t + (\dot{x}_t \cos \psi_t - \dot{y}_t \sin \psi_t) \Delta t \\ y_{t+1} &= & y_t + (\dot{x}_t \sin \psi_t + \dot{y}_t \cos \psi_t) \Delta t \\ z_{t+1} &= & z_t + \delta h_t \\ \phi_{t+1} &= & \phi_t + \delta \phi_t \\ \theta_{t+1} &= & \theta_t + \delta \theta_t \\ \psi_{t+1} &= & \psi_t + \delta \psi_t \\ \dot{x}_{t+1} &= & \mathbf{C}_1 \phi_t \\ \dot{y}_{t+1} &= & \mathbf{C}_2 \theta_t \end{aligned} \tag{4}$$

Metodologia III

- Evitar colisão (cont.)
 - Identificar rota em choque e desviar
 - Utilização das distâncias medidas para os obstáculos
 - Método da Janela dinâmica [Saranrittichai et al., 2013]
 - Determinar $\Delta \mathbf{u}$ possíveis e seguros no espaço de estados $\mathcal U$ em $t \in [0, \tau]$
 - Otimização: min Δu

Metodologia IV

- Componentes necessários
 - Plataforma de voo (quadricóptero) com interface de comunicação e SDK código aberto
 - Sensores ultrassônicos
 - Conputer on module para embarque na plataforma: Raspberry PI
- Software necessário
 - Matlab com pacote Simulink
 - Kit de desenvolvimento para quadricópteros do Matlab Simulink
 - Raspberry Pi Support from MATLAB

Metodologia V

• Estratégia de implementação

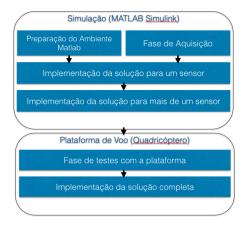


Figura: Estratégia de implementação

- Objetivo
- 2 Introdução
- Tópicos tutorias
- 4 O Problema: Segurança em voo para quadricópter
- Metodologia
- 6 Cronograma
- 🕜 Viabilidade da proposta
- Resultados esperados
- Onclusão

Cronograma

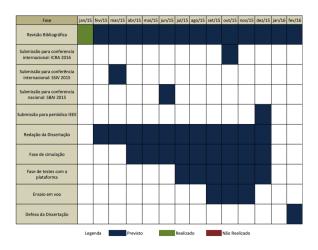


Figura: Cronograma físico.

- Objetivo
- 2 Introdução
- Tópicos tutorias
- 4 O Problema: Segurança em voo para quadricópter
- Metodologia
- Cronograma
- Viabilidade da proposta
- Resultados esperados
- Onclusão

Viabilidade da proposta

- Quatro quadricópteros com 45cm de diâmetro
- Dois Raspberry PI modelo B com processador de 700MHz, 512MB de memória
- Sensores ultrassónicos
- Matlab R2013a com Simulink

- Objetivo
- 2 Introdução
- Tópicos tutorias
- 4 O Problema: Segurança em voo para quadricópter
- Metodologia
- Cronograma
- 🕜 Viabilidade da proposta
- Resultados esperados
- Onclusão

Resultados esperados

Foram elaboradas três missões

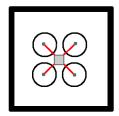


Figura: Missão 1. Veículo cercado e estabilizado

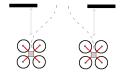


Figura: Missão 2: Veículo em movimento com obstáculo a frente. Desvio pelos lados

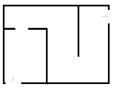


Figura: Missão 3: Trajeto completo num ambiente com obstáculos

- Objetivo
- 2 Introdução
- Tópicos tutorias
- 4 O Problema: Segurança em voo para quadricópter
- Metodologia
- Cronograma
- 🕜 Viabilidade da proposta
- Resultados esperados
- Onclusão

Conclusão

- Um tema importante e recorrente para estudo do domínio de controle em Cyber-Physical Systems(CPS)
- Inúmeras aplicações na área de defesa
- Construção do módulo de desvio de obstáculos da plataforma VANT-IME

Referências I



Basit, A., Qureshi, W. S., Dailey, M. N., and Krajník, T. (2014). Joint localization of pursuit quadcopters and target using monocular cues.

Journal of Intelligent & Robotic Systems, pages 1–18.



Domingues, J. M. B. (2009).

Quadrotor prototype.

Uneversidade Tecnica deLisboa. Dissertacio.



Figueiredo, L. C. and Jota, F. G. (2004).

Introdução ao controle de sistemas não-holonômicos.

Sba: Controle & Automação Sociedade Brasileira de Automatica, 15(3):243-268.



JUNIOR, J. A. F. (2009).

Simulação e implementação em tempo real de sistemas de navegação inercial integrados ins/gps.

Master's thesis, IME.

Referências II



Pid controller tutorial for robots.



Quadcopter pid explained and tuning.



Modeling and backstepping-based nonlinear control strategy for a 6 dof quadrotor helicopter.

Chinese Journal of Aeronautics, 21(3):261-268.

multicopter.forestblue.nl (2012).

Quadcopter (x-mode build log).

Salih, A. L., Moghavvemi, M., Mohamed, H. A., and Gaeid, K. S. (2010).

Flight pid controller design for a uav quadrotor.

Scientific Research and Essays, 5(23):3660-3667.

Referências III



Saranrittichai, P., Niparnan, N., and Sudsang, A. (2013).

Robust local obstacle avoidance for mobile robot based on dynamic window approach.

In Electrical Engineering/Electronics, Computer, Telecommunications and Information Technology (ECTI-CON), 2013 10th International Conference on, pages 1–4. IEEE.



Stephane, Nicolas Brulez, F. D. (2014).

AR.Drone Developer Guide.

Obrigado

bsgiovanini@gmail.com



