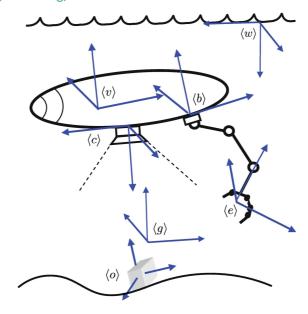
大纲

- 1. AUV 的应用领域
- 2. 纵向面建模,控制分配
- 3. 针对轨迹跟踪设计
- 4. 针对执行器故障的容错控制设计, 如何进行故障检测

应用领域

1. 水下干预

关于Sauvim: 概述 (gmarani.org)



- 2. 目标跟踪
- 3. 海洋调查 (海底测绘等)

纵向面建模

Optimal robust trajectory tracking control of a X-rudder AUV with velocity sensor failures and uncertainties

对于海底水下测绘或者零纵倾控制,需要对 X-AUV 的纵向面进行建模。

运动学方程:

$$\begin{cases} \dot{x} = u \cos \theta + w \sin \theta \\ \dot{z} = -u \sin \theta + w \cos \theta \\ \dot{\theta} = q \end{cases}$$
 (1)

x,z, heta 代表水平位置,竖直位置和方向。u,w,q 代表推进速度,倾斜速度和俯仰角加速度。 纵向面动力学模型:

$$\begin{cases} (m - X_{ii})\dot{u} = -(W - B)\sin\theta - mwq + mx_gq^2 + X_{u|u|}u|u| + X_{wq}wq + X_{qq}q^2 + X_T + D_u \\ (m - Z_{w})\dot{w} = (W - B)\cos\theta + muq + mz_gq^2 + Z_{w|w|}w|w| + Z_{q|q|}q|q| + Z_{uq}uq + Z_{uw}uw + \tau_w + D_w \\ (I_{yy} - M_{\dot{q}})\dot{q} = -(z_gW - z_bB)\sin\theta - (x_gW - x_bB)\cos\theta - mz_gwq - mx_guq + M_{w|w|}w|w| + M_{q|q|}q|q| + M_{uq}uq + M_{uw}uw + \tau_q + D_q \end{cases}$$

m,W,B 代表设备的质量,重力和浮力。 $(x_g,z_g),(x_b,z_b)$ 分别代表设备的重心和浮心。 I_{yy} 是设备绕 y 轴的惯性矩。 X_*,Z_*,M_* 是设备的流体力学系数。 X_T 是沿航行器 surge **方向**的螺旋桨推力, τ_w 和 τ_q 分别是沿航行器倾斜运动和俯仰运动的舵力和扭矩。 D_u,D_w,D_q 表示上界未知的复合环境干扰。

将以上动力学方程重写为:

$$\begin{cases} \dot{u} = f_u(u, w, q) + g_u X_T + d_u \\ \dot{w} = f_w(u, w, q) + g_w \tau_w + d_w \\ \dot{q} = f_q(u, w, q) + g_q \tau_q + d_q \end{cases}$$

 τ_w 和 τ_q 到四个执行器的映射为:

$$\begin{cases}
\tau_w = Z_{uu\delta_1} u^2 \delta_1 + Z_{uu\delta_2} u^2 \delta_2 + Z_{uu\delta_3} u^2 \delta_3 + Z_{uu\delta_4} u^2 \delta_4 \\
\tau_q = M_{uu\delta_1} u^2 \delta_1 + M_{uu\delta_2} u^2 \delta_2 + M_{uu\delta_3} u^2 \delta_3 + M_{uu\delta_4} u^2 \delta_4
\end{cases}$$

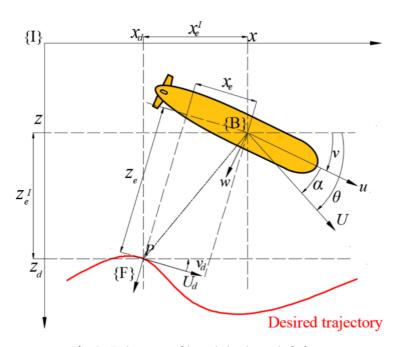


Fig. 2. Trajectory tracking mission in vertical plane.

如图 2 所示, AUV 需要在垂直面上跟踪一条所需的轨迹, 其中 {I}、{B} 和 {F} 分别表示惯性参考系、AUV 固定参考系和 Frenet-Serret 参考系。P 是要跟踪轨迹上的一个移动点。在所需轨迹上与 P 相关联的是 {F},其坐标轴与轨迹相切且为法线。

对于轨迹跟踪任务, 惯性参考系中的跟踪误差可以表示为:

$$\begin{cases} x_e^I = x - x_d \\ z_e^I = z - z_d \\ v_e^I = v - v_d \end{cases}$$

where $v = \theta - \alpha$, $\alpha = \arctan(w/u)$, $v_d = \arctan(-\dot{z}_d/\dot{x}_d)$.

随后,在 {F} 中建立的轨迹跟踪误差矢量为

$$\begin{bmatrix} x_e \\ z_e \\ v_e \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \cos v_d & -\sin v_d & 0 \\ \sin v_d & \cos v_d & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_e^I \\ z_e^I \\ v_e^I \end{bmatrix}$$

根据此公式和系统运动学方程,得到:

$$\begin{split} \dot{x}_e &= \dot{x}_e^I \cos v_d - x_e^I \sin v_d \dot{v}_d - \dot{z}_e^I \sin v_d - z_e^I \cos v_d \dot{v}_d \\ &= (\dot{x} - \dot{x}_d) \cos v_d - \dot{v}_d (x - x_d) \sin v_d - (\dot{z} - \dot{z}_d) \sin v_d - \dot{v}_d (z - z_d) \cos v_d \\ &= (u \cos \theta + w \sin \theta - \dot{x}_d) \cos v_d - \dot{v}_d (x - x_d) \sin v_d - (-u \sin \theta + w \cos \theta - \dot{z}_d) \sin v_d - \dot{v}_d (z - z_d) \cos v_d \\ &= u \cos (\theta - v_d) + w \sin (\theta - v_d) - U_d (1 + k z_e) \end{split}$$

同理:

$$\dot{z}_e = (\dot{x} - \dot{x}_d)\sin v_d + (x - x_d)\dot{v}_d\cos v_d + (\dot{z} - \dot{z}_d)\cos v_d - (z - z_d)\dot{v}_d\sin v_d
= (u\cos\theta + w\sin\theta - \dot{x}_d)\sin v_d + \dot{v}_d(x - x_d)\cos v_d
+ (-u\sin\theta + w\cos\theta - \dot{z}_d)\cos v_d - \dot{v}_d(z - z_d)\sin v_d
= -u\sin(\theta - v_d) + w\cos(\theta - v_d) + \kappa U_d x_e$$
(8)

where $U_d = \sqrt{\dot{x}_d^2 + \dot{z}_d^2}$ is the velocity of the point P on the desired trajectory, κ is the curvature of the point P on the desired trajectory, and $\kappa = \dot{v}_d/U_d$.

因此, 轨迹跟踪的动力学方程为:

$$\begin{bmatrix} \dot{x}_e \\ \dot{z}_e \\ \dot{v}_e \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} u\cos(\theta - v_d) + w\sin(\theta - v_d) - U_d(1 + \kappa z_e) \\ -u\sin(\theta - v_d) + w\cos(\theta - v_d) + \kappa U_d x_e \\ q - \dot{\alpha} - \dot{v}_d \end{bmatrix}$$

根据运动学方程和动力学方程开发一种控制器,以调节自动潜航器在垂直面上跟踪所需的轨迹。在垂直面上跟踪所需的轨迹,而不受速度传感器故障、未知外部干扰和复杂执行器动态的影响。该目标可分为两个控制问题。

(1) 运动学控制: 给定一个期望轨迹和轨迹跟踪误差模型 (7-8),推导出一个有效的运动学控制法则,以产生所需的推进速度 u_d 和俯仰角速度 q_d ,从而使轨迹跟踪误差矢量在 ∞ 时收敛为零。

(2) 动力学控制: 给定所需的浪涌速度 u_d 和俯仰角速度 q_d 以及动力学模型 (3-4),推导出有效的动力学控制法则,以产生控制输入,从而使跟踪误差 $u-u_d$ 和 $q-q_d$ 在 ∞ 时趋于零。

滑膜控制

【控制理论】滑模控制解析

MPC AUV

Trajectory Tracking Control of an Autonomous Underwater Vehicle Using Lyapunov-Based Model Predictive Control

这篇文章所面向的AUV用于水平面的轨迹跟踪,与 纵向面建模 类似,首先建立水平面运动学方程:

$$\dot{\boldsymbol{\eta}} = \mathbf{R}(\psi)\mathbf{v} \tag{1}$$

where $\eta = [x, y, \psi]^T$ denotes the position and heading of the AUV, represented in the i-frame; $\mathbf{v} = [u, v, r]^T$ denotes the velocity of the vehicle, represented in the b-frame; $\mathbf{R}(\psi)$ is the rotation matrix depending on the heading ψ

$$\mathbf{R}(\psi) = \begin{bmatrix} \cos \psi & -\sin \psi & 0\\ \sin \psi & \cos \psi & 0\\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix}. \tag{2}$$

这是一个类似绕着 z 轴旋转的旋转方程,作用是表达了 AUV 在水平面的速度和朝向。

动力学方程:

$$\mathbf{M}\dot{\mathbf{v}} + \mathbf{C}(\mathbf{v})\mathbf{v} + \mathbf{D}(\mathbf{v})\mathbf{v} + \mathbf{g}(\boldsymbol{\eta}) = \boldsymbol{\tau}$$
(3)

where $\tau = [F_u, F_v, F_r]^T$ denotes the generalized thrust force. $\mathbf{M} = \operatorname{diag}(M_{\dot{u}}, M_{\dot{v}}, M_{\dot{r}})$ represents the inertia matrix including the added mass; $\mathbf{C}(\mathbf{v})$ denotes the Coriolis and centripetal matrix having the following form:

$$\mathbf{C}(\mathbf{v}) = \begin{bmatrix} 0 & 0 & -M_{\dot{v}}v \\ 0 & 0 & M_{\dot{u}}u \\ M_{\dot{v}}v & -M_{\dot{u}}u & 0 \end{bmatrix}$$
(4)

and $\mathbf{D}(\mathbf{v}) = \operatorname{diag}(X_u, Y_v, N_r) + \operatorname{diag}(D_u|u|, D_v|v|, D_r|r|)$ is the damping matrix; and $\mathbf{g}(\boldsymbol{\eta})$ represents the restoring force.

The generalized thrust force τ is actually generated by four thrusters $\mathbf{u} = [u_1, u_2, u_3, u_4]^{\mathrm{T}}$ which follows $\tau = \mathbf{B}(\alpha)\mathbf{u}$. Here, α represents the azimuth vector of the thrusters represented in b-frame. For the Falcon, the azimuth angles are fixed. Therefore, we have the thrust distribution

$$\tau = \mathbf{B}\mathbf{u} \tag{5}$$

where **B** is a constant input matrix.

这里的 $\tau = Bu$ 代表"控制分配"。

根据这两个方程,可以建立轨迹跟踪动态方程:

$$\dot{\mathbf{x}} = \begin{bmatrix} \mathbf{R}(\psi)\mathbf{v} \\ \mathbf{M}^{-1}(\mathbf{B}\mathbf{u} - \mathbf{C}\mathbf{v} - \mathbf{D}\mathbf{v} - \mathbf{g}) \end{bmatrix} = \mathbf{f}(\mathbf{x}, \mathbf{u})$$
(6)

where the state is defined as $\mathbf{x} = [x, y, \psi, u, v, r]^T$ and the control as $\mathbf{u} = [u_1, u_2, u_3, u_4]^T$.

根据该状态空间方程,控制 AUV 水平面的运动。

容错控制

X舵AUV控制分配优化与容错控制方法研究

故障诊断和定位

使用 SVM 进行训练,得到正常情况和故障情况下的分类,用于故障诊断。诊断出故障后,通过让所有舵面归零的方式定位卡死舵。

农 4.3 处连后的什个数据							
Av	u_error	v_error	w_error	fai_error	sita_error	puxi_error	Label
0.001889	0. 001889	4. 90E-7	5. 40E-7	3. 10E-9	8. 80E-6	4. 41E-6	1
0. 002056	0. 002056	7. 00E-7	8. 20E-7	5. 30E-9	1. 20E-5	5. 82E-6	1
0. 002219	0. 002219	9. 70E-7	1. 20E-6	8. 60E-9	1. 50E-5	7. 50E-6	1
0. 002379	0. 002379	1. 30E-6	1. 60E-6	1. 30E-8	1. 90E-5	9. 47E-6	1
0. 002389	0. 00178	0.00156	0. 000321	0. 000142	0. 000519	0. 001136	-1
0. 002409	0. 00179	0. 001565	0. 000386	0. 000135	0. 000526	0. 001151	-1
0. 002287	0. 00184	0. 001272	0. 000478	0. 000129	0. 000534	0. 001166	-1

表 4.3 处理后的样本数据

取数据样本的 u_error、v_error、w_error 三个特征进行三维作图,结果如下:

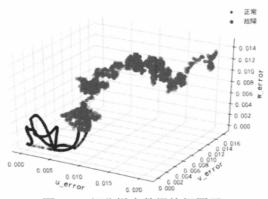


图 4.18 部分样本数据特征图示

上图中,蓝色加号标注的数据点为正常的 AUV 工作数据,绿色圆点标注为故障下的工作数据,两种数据存在交叉,对于这种数据交叉,阈值法很难选择一个阈值对其进行区分,基于 SVM 的机器学习算法却可以客观的确定两类数据的边界。

容错控制

通过重新进行舵角分配来补偿卡舵。

正常情况下:

参考文献 [8], X 舵角与十字舵角的转换关系为:

$$\begin{cases} \delta_r = \frac{1}{4} \left(\delta_1 + \delta_2 + \delta_3 + \delta_4 \right) ,\\ \delta_s = \frac{1}{4} \left(\delta_1 - \delta_2 + \delta_3 - \delta_4 \right) . \end{cases}$$

$$(18)$$

将式(18)转化为如下形式:

$$\tau_s = B\tau_x \ . \tag{19}$$

式中: $\tau_s = [\delta_s, \delta_b]^T$, $\tau_x = [\delta_1, \delta_2, \delta_3, \delta_4]^T$, 控制效率矩阵B为:

$$B = \begin{bmatrix} 0.25 & 0.25 & 0.25 & 0.25 \\ 0.25 & -0.25 & 0.25 & -0.25 \end{bmatrix}$$
 (20)

使用伪逆法设计 X 舵角分配算法, 其表达式如下:

$$\tau_{x} = B^{\mathrm{T}} \left(B B^{\mathrm{T}} \right)^{-1} \tau_{s} . \tag{21}$$

卡舵情况下:

4.7.2 尾舵卡舵情况下的控制再分配

(1) 单舵卡舵

卡舵与舵叶缺失的情况不同,卡舵时,舵叶仍然产生力矩,只不过其力矩是固定大小,无论舵机输入指令为多少,都只输出固定的力矩大小,方向也一定。假设 4 号舵发生卡舵,卡舵舵角为 u_{t4} ,4 号舵的固定力矩 τ_t 输出为:

$$\boldsymbol{\tau}_{f} = \begin{bmatrix} -0.0221v^{2} \cdot u_{t4} \\ 0.0729v^{2} \cdot u_{t4} \\ 0.0729v^{2} \cdot u_{t4} \end{bmatrix}$$
(4-28)

单舵卡舵情况下的控制分配效率矩阵为:

$$\mathbf{B}_{f} = \begin{bmatrix} -0.0221v^{2} & -0.0221v^{2} & -0.0221v^{2} \\ 0.0729v^{2} & -0.0729v^{2} & -0.0729v^{2} \\ -0.0729v^{2} & -0.0729v^{2} & 0.0729v^{2} \end{bmatrix}$$
(4-29)

此时,期望力矩 τ 与剩余执行机构输入指令向量 u_t 的关系为:

$$\boldsymbol{\tau} - \boldsymbol{\tau}_f = \boldsymbol{B}_f \boldsymbol{u}_f \tag{4-30}$$

上式求解过程与式(4-25)相同。