

 CSCD也要期刊
 Scopus收录期刊

 中交換公期刊
 JST也要期刊

 中国科技術公期刊
 DOAJ以要期刊

基于KFESO的多无人艇分布式协同路径跟踪复合抗扰控制

陈浩宇 徐海祥 魏骁 王健 陈伟

KFESO-based composite anti-disturbance control for distributed cooperative path following of unmanned surface vehicles

CHEN Haoyu, XU Haixiang, WEI Xiao, WANG Jian, CHEN Wei

在线阅读 View online: https://doi.org/10.19693/j.issn.1673-3185.03983

您可能感兴趣的其他文章

Articles you may be interested in

基于扩张状态观测器的双桨推进无人艇抗干扰目标跟踪控制

ESO based anti-disturbance target tracking control for twin-screw unmanned surface vehicle 中国舰船研究. 2021, 16(1): 128-135 https://doi.org/10.19693/j.issn.1673-3185.01665

多领航者导引无人船集群的分布式时变队形控制

Distributed time-varying formation control for unmanned surface vehicles guided by multiple leaders 中国舰船研究. 2020, 15(1): 21-30 https://doi.org/10.19693/j.issn.1673-3185.01734

多无人艇集群协同控制研究进展与未来趋势

Coordinated control of multiple unmanned surface vehicles: recent advances and future trends 中国舰船研究. 2021, 16(1): 51-64, 82 https://doi.org/10.19693/j.issn.1673-3185.01923

面向海上搜救的UAV与USV集群协同路径跟踪控制

Cooperative path following control of UAV and USV cluster for maritime search and rescue 中国舰船研究. 2022, 17(5): 157–165 https://doi.org/10.19693/j.issn.1673–3185.02916

基于固定时间扩张状态观测器的底栖式AUV点镇定控制

Point stabilization control of benthic AUV based on fixed-time extended state observer 中国舰船研究. 2022, 17(4): 71–78 https://doi.org/10.19693/j.issn.1673–3185.02420

基于多源观测的无人艇回收系统设计

Design of unmanned surface vehicle docking system based on multi-source observation 中国舰船研究. 2024, 19(5): 214–222 https://doi.org/10.19693/j.issn.1673–3185.03407



扫码关注微信公众号,获得更多资讯信息

本文网址: http://www.ship-research.com/cn/article/doi/10.19693/j.issn.1673-3185.03983

期刊网址:www.ship-research.com

引用格式:陈浩宇,徐海祥,魏骁,等.基于 KFESO 的多无人艇分布式协同路径跟踪复合抗扰控制 [J]. 中国舰船研究, 2025, 20(1): 191–202.

CHEN H Y, XU H X, WEI X, et al. KFESO-based composite anti-disturbance control for distributed cooperative path following of unmanned surface vehicles[J]. Chinese Journal of Ship Research, 2025, 20(1): 191–202 (in both Chinese and English).

基于 KFESO 的多无人艇分布式 协同路径跟踪复合抗扰控制



陈浩宇¹,徐海祥²,魏骁¹,王健¹,陈伟¹ 1中国舰船研究设计中心,湖北武汉 430064 2 武汉理工大学 船海与能源动力工程学院,湖北武汉 430063

摘 要: [目的]针对无人水面艇(USV)受高低频混合多源干扰影响, 难以精确获取状态信息及保证跟踪精度的问题, 提出一种基于卡尔曼滤波联合扩张状态观测器(KFESO)的多艇分布式协同路径跟踪复合抗扰控制方法。 [方法]联合Kalman滤波器构造KFESO用于估计无人艇各阶状态量以及集总扰动。设计分布式状态观测器观测虚拟领航艇速度信息, 并根据参考速度估计值以及KFESO输出的位置和速度估计值, 基于一致性理论与视线引导律设计运动学协同控制器。在此基础上, 再利用反步法与动态面控制技术设计动力学抗扰控制器。使用李雅普诺夫稳定性理论证明控制系统下所有误差信号一致最终有界。 [结果]仿真结果表明, 所设计的控制方法能够准确获取 USV 各阶状态, 且在高低频混合多源干扰下仍具有良好的跟踪精度与抗干扰能力。 [结论]该方法能够缓解状态观测器在估计速度与精度之间的矛盾, 提高多艇协同路径跟踪精度。 关键词:无人艇;分布式协同路径跟踪;多源干扰;运动控制;操纵性中图分类号: U664.82 文献标志码: A DOI: 10.19693/j.issn.1673-3185.03983

0 引 言

面对多样化的任务需求以及海洋环境的复杂 多变,单艘无人水面艇(USV)在执行任务时不可 避免地会存在承载能力小、执行效率低、容错能 力差等缺陷。随着协同控制技术的发展,多艘 USV 协同工作逐渐成为一种弥补单艘 USV 上述 缺陷的有效解决方案。协同运动控制技术作为多 艇协同系统的关键技术,也受到了国内外研究人 员的广泛关注^[13]。

协同路径跟踪是多艇协同运动中的一种典型 工作模式,其规定多艘USV以特定队形结构布 局,并沿着预设路径航行。由于通信带宽的限制 与传感器感知能力的不同,多艇协同运动控制结 构可分为集中式、分布式与分散式。其中,分布 式控制对运算能力要求不高,在计算资源受限、 通信带宽窄的协同系统中具有较高的工程应用价 值,并成为当下广泛应用的控制结构¹⁴。作为一 类非线性时变强耦合系统, USV 航行时将受到海风、海浪与海流造成的时变外界环境干扰⁽⁵⁾。与此同时,水动力参数摄动也会使得 USV 存在模型 不确定动态^[6]。上述时变干扰会严重影响 USV 协 同路径跟踪过程中的稳定性与可靠性。针对上述 问题,现有抗扰控制方法的设计可根据处理层级 的不同分为运动学抗扰设计与动力学抗扰设计。

协同路径跟踪控制系统通常可分为运动学控制子系统和动力学控制子系统。Fossen团队将运动学控制子系统的设计分解为位置跟踪设计与路径参数同步设计,通过构建运动学协同控制器实现路径跟踪和队形保持,开启了USV协同路径跟踪控制的先河^[7]。Borhaug和Ghommam等^[89]考虑未知漂角问题,在漂角缓变的前提下分别采用积分器和自适应方法设计积分视线引导律和自适应视线引导律。Liu和Wang等^[10-11]设计了基于扩张状态观测器(extended state observer, ESO)的视线引导律。Gu 等^[12]将视线引导律引入USV协同路

收稿日期: 2024-06-03 修回日期: 2024-11-27 网络首发时间: 2025-02-14 11:34

基金项目:国家自然科学基金资助项目 (52201373);中央高校基本科研业务费专项资金资助项目 (WUT: 2024IVA018) 作者简介:陈浩宇,男,1997年生,硕士,工程师

徐海祥, 男, 1975 年生, 博士, 教授。研究方向: 海洋智能装备技术。E-mail: qukaiyang@163.com *通信作者: 徐海祥

径跟踪中,并利用降阶扩张状态观测器(reduced extended observer, RESO)处理漂角问题。然而,上述运动学控制子系统的设计均将 USV 状态直接作为输入,未考虑测量噪声的影响,且限制了漂角大小和变化速率。

动力学抗扰控制方法可分为被动抗干扰控制 与主动抗干扰控制。被动抗干扰控制依靠自身算 法的鲁棒性抑制干扰,常见方法有自适应控制^[13]、 滑模控制^[14]、H∞鲁棒控制^[15]等。 Sun 等^[14]针对协 同系统存在未知参数和环境干扰问题,利用自适 应理论分别设计参数估计器和上界估计器,消除 模型不确定和环境扰动影响。Wang 等¹⁶根据自 适应终端滑模设计有限时间动力学控制器,显著 提升了系统平衡点的收敛速度。主动抗干扰控制 方法则是通过逼近器或观测器估计出未知干扰, 并将其作为补偿项引入到反馈控制器中。Peng 等177利用神经网络设计自适应神经网络估计器, 在线估计系统中的未知动态与环境干扰。Qu 等^[18] 则采用模糊估计理论,设计基于预测的模糊状态 观测器以消除系统未知动态和洋流干扰。Zhang 等¹⁹针对 USV 状态不可测以及未知动态和干扰 的问题,提出一种基于线性 ESO 的干扰估计方 法。随后,为提高控制系统的暂态性能,Yu和Chang 等^[20-21]分别设计基于有限时间 ESO 与固定时间 ESO 的滑模控制器,有效减少了扰动估计时间。 综上所述,被动抗干扰控制依靠自身算法的鲁棒 性抑制干扰,适应性和灵活性有限。与此同时, 空间限制与成本约束也使得多艘 USV 在协同运 动过程中往往并未搭载速度传感器,因此基于全 状态反馈的主动抗干扰控制也无法适用于该场景[22]。 基于 ESO 的输出反馈控制则能够同时处理未知 干扰与速度不可测问题,因此在多艇协同路径跟 踪领域得到了广泛应用。然而,现有研究并未考 虑测量数据中包含的噪声,该高频干扰不仅会影 响 ESO 的估计速度与精度, 而且会造成后端执行 机构的频繁响应。

基于以上分析,本文拟提出一种基于 KFESO 的多艇分布式协同路径跟踪复合抗扰控制方法, 旨在解决高低频混合多源干扰问题。首先,联合 Kalman 滤波器构造 KFESO,对输入进 ESO 中的 数据进行最优滤波,同时应用 ESO 扩展项对低频 扰动项进行估计。其次,设计分布式状态观测器 观测虚拟领航艇速度信息,并根据参考速度估计 值以及 KFESO 输出的位置和速度估计值,设计运 动学协同控制器。在此基础上,基于状态与干扰 估计值,利用反步法与动态面控制技术设计动力 学抗扰控制器。然后,使用李雅普诺夫稳定性理 论进行控制系统的稳定性分析。最后,通过仿真 与对比分析验证所提方法的有效性。

相比于前述工作,本文所设计控制方法将具 有如下优势:

1) 基于 KFESO 的状态估计方法可以实现从 含有测量噪声的测量数据中精确且快速地估计 出 USV 各阶状态量与集总扰动,相比于标准 ESO, 其能缓解估计速度与精度之间的矛盾。

 利用分布式状态观测器和协同控制律可 以实现分布式控制结构,使得无人艇仅与邻居无 人艇通信即可估计出虚拟领航艇参考速度。相比 于集中式控制结构,其占用的通信资源和计算资 源较低,可扩展性较高。

1 预备知识与问题描述

1.1 图 论

一般利用拓扑图 $G = \{V, \mathcal{E}\}$ 对信息传输关系进行描述。 $V = \{n_1, n_2, ..., n_N\}$ 为 N艘 USV构成的节点集合, n_i 表示第 i艘 USV(USVi); $\mathcal{E} = \{<n_i, n_j >\} \subseteq \mathcal{V} \times \mathcal{V}$ 为边集合,边 $<n_i, n_j >$ 表示 n_j 可以获取 n_i 的信息。若对于任意节点对 $n_i = n_j$, $<n_i, n_j > \in \mathcal{E}$ 且 $<n_j, n_i > \in \mathcal{E}$,则G为无向图,否则 为有向图。此外,若存在节点 \bar{n} ,对于任意其余节 点 n_k ,均有一条有向连续路径使得信息可以从 \bar{n} 传输至 n_k ,则称G存在一棵根节点为 \bar{n} 的生成树。邻 接矩阵 $\mathcal{A} = [a_{ij}] \in \mathbb{R}^{N \times N}$ 反映 USV 间的数据传输关 系,若 $<n_j, n_i > \in \mathcal{E}$,则 $a_{ij} = 1$,否则 $a_{ij} = 0$ 。特殊 情况下, $\mathcal{B} = \operatorname{diag}(b_{10}, b_{20}, ..., b_{N0}) \in \mathbb{R}^{N \times N}$, b_{i0} 表示虚 拟领航艇 $n_0 = n_i$ 的数据传输关系, $\exists n_i$ 可以获取 n_0 的信息,则 $b_{i0} = 1$,否则 $b_{i0} = 0$ 。拉普拉斯矩阵 $\mathcal{L} = \mathcal{D} - \mathcal{A}$,其中 $\mathcal{D} = \operatorname{diag}(d_1, d_2, ..., d_N), d_i = \sum_{i=1}^{N} a_{ij}$ 。

1.2 相关引理

引理 1^[23]: 对于由 *N*+1 个节点构成的有向图 *G*, 若其包含一棵以节点 n_0 为根节点的生成树,则 存 在 正 定 矩 阵 $P \in \mathbb{R}^{N \times N}$ 和 $Q \in \mathbb{R}^{N \times N}$, 使 得 Q = $P(\mathcal{L}+\mathcal{B})+(\mathcal{L}+\mathcal{B})^{T}P_{\circ}$ 其中, $P = \text{diag}(1/p_{1},...,$ $1/p_{N}), p_{i}$ 为向量 $(\mathcal{L}+\mathcal{B})^{-1}\underline{1}_{N}$ 的第 i 个元素, $\underline{1}_{N} =$ $[1,1,...,1]^{T} \in \mathbb{R}^{N \times 1}$ 。

引理 2^[24]:对于任意向量 *x*, *y* ∈ **R**^{N×1}, 不等式(1) 成立:

$$\boldsymbol{x}^{\mathrm{T}}\boldsymbol{y} \leqslant \frac{\boldsymbol{\varepsilon}^{a} \|\boldsymbol{x}\|^{a}}{a} + \frac{\|\boldsymbol{y}\|^{b}}{b\boldsymbol{\varepsilon}^{b}}$$
(1)

式中: $\varepsilon > 0$ 为一正常量; ||•||为 Euclidean 范数;

第1期

193

a>1, b>1均为正常量,且满足(a-1)(b-1)=1。

1.3 USV 数学模型

对于 USV 水面协同作业,现通常只考虑水平 面三自由度运动。为便于描述 USV 运动状态,分 别定义北东坐标系 $O_N = X_N Y_N Z_N$ 与附体坐标系 $O_b = X_b Y_b Z_b$,如图 1 所示。





考虑动力学模型不确定性、时变环境干扰以 及测量噪声构成的高低频混合多源干扰, USVi 水 平面三自由度数学模型为

$$\begin{cases} \dot{\boldsymbol{\eta}}_i = \boldsymbol{R}(\boldsymbol{\psi}_i) \boldsymbol{\upsilon}_i \\ \boldsymbol{M}_{0i} \dot{\boldsymbol{\upsilon}}_i + \boldsymbol{C}_{0i}(\boldsymbol{\upsilon}_i) \boldsymbol{\upsilon}_i + \boldsymbol{D}_{0i}(\boldsymbol{\upsilon}_i) \boldsymbol{\upsilon}_i = \boldsymbol{\tau}_i + \boldsymbol{\tau}_{\mathrm{E}i} + \boldsymbol{\varDelta} \boldsymbol{\tau}_i \qquad (2) \\ \boldsymbol{y}_i = \boldsymbol{\eta}_i + \boldsymbol{n}_i \end{cases}$$

式中: $\eta_i = [x_i, y_i, \psi_i]^T$ 为北东坐标系下的位置和艏 向角; $v_i = [u_i, v_i, r_i]^T$ 为附体坐标系下的线速度和角 速度; $\tau_i = [\tau_{ui}, \tau_{vi}, \tau_{ri}]^T$ 为控制力(矩); $\tau_{Ei} = [\tau_{Eui}, \tau_{Evi}, \tau_{Eri}]^T$ 为时变环境力(矩); $M_{0i} \in \mathbb{R}^{3\times3}$, $C_{0i}(v_i) \in \mathbb{R}^{3\times3}$ 与 $D_{0i}(v_i) \in \mathbb{R}^{3\times3}$ 分别为系统惯性矩阵、科里奥 利 向 心 力矩 阵 与 阻 尼 矩 阵 的 标 称 值; $\Delta \tau_i = [\Delta \tau_{ui}, \Delta \tau_{vi}, \Delta \tau_{ri}]^T$ 为模型不确定导致的摄动干扰; $R(\psi_i) \in \mathbb{R}^{3\times3}$ 为坐标旋转矩阵; $y_i = [y_{xi}, y_{yi}, y_{\psi i}]^T$ 为传感器测量输出; $n_i = [n_{xi}, n_{yi}, n_{\psi i}]^T$ 为传感器测量噪声。

1.4 协同路径跟踪误差模型

如图 1 所示, $\eta_{di}(\theta_i) = (x_{di}(\theta_i), y_{di}(\theta_i))$ 为 USVi的参数化期望路径, θ_i 为路径参数。特殊地, $\eta_{d0}(\theta_0) = (x_{d0}(\theta_0), y_{d0}(\theta_0))$ 为虚拟领航艇的参数化路径, 其路径参数满足 $\dot{\theta}_0 = v_s, v_s$ 为参考速度。基于 USVi的位置 (x_i, y_i) 与期望路径点 $(x_{di}(\theta_i), y_{di}(\theta_i))$,定义协同系统路径跟踪位置误差

$$\begin{bmatrix} x_{ei} \\ y_{ei} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \cos\psi_{di} & -\sin\psi_{di} \\ \sin\psi_{di} & \cos\psi_{di} \end{bmatrix}^{\mathrm{T}} \begin{bmatrix} x_i - x_{di}(\theta_i) \\ y_i - y_{di}(\theta_i) \end{bmatrix}$$
(3)

式中: x_{ei} 为纵向位置误差; y_{ei} 为横向位置误差; $\psi_{di} = \operatorname{atan2}(y'_{di}, x'_{di})$ 为路径切向角, atan2(•)为四象 限反正切函数, $x'_{di} = \partial x_{di}(\theta_i) / \partial \theta_i = y'_{di} = \partial y_{di}(\theta_i) / \partial \theta_i$ 分别为路径点横纵坐标对路径参数的偏导数。

为保证多艘 USV 能够以预设队形进行协同 路径跟踪任务,定义 USV*i* 的路径参数协同误差

$$e_{\theta i} = \sum_{j=1}^{N} a_{ij}(\theta_i - \theta_j - l_{i0} + l_{j0}) + b_{i0}(\theta_i - \theta_0 - l_{i0})$$
(4)

式中, li0为路径参数 θi 与 θo之间的偏差量。

令 $\boldsymbol{\theta} = [\theta_1, \theta_2, \dots, \theta_N]^T, \boldsymbol{L} = [l_{10}, l_{20}, \dots, l_{N0}]^T, 则式(4)$ 可改写为

$$e_{\theta i} = (\mathcal{L}_i + \mathcal{B}_i)\theta - (\mathcal{L}_i + \mathcal{B}_i)L - \mathcal{B}_i \underline{1}_N \theta_0$$
(5)

式中, $\mathcal{B}_i \in \mathbf{R}^{1 \times N} 与 \mathcal{L}_i \in \mathbf{R}^{1 \times N}$ 分别为邻接矩阵 \mathcal{B} 和拉普拉斯矩阵 \mathcal{L} 的第i行。

对式(3)与式(5)进行求导,并将式(2)代入得 如下跟踪误差模型:

$$\begin{cases} \dot{x}_{ei} = \dot{\psi}_{di} y_{ei} + u_i \cos(\psi_{ei}) - v_i \sin(\psi_{ei}) - U'_{di} \dot{\theta}_i \\ \dot{y}_{ei} = -\dot{\psi}_{di} x_{ei} + u_i \sin(\psi_{ei}) + v_i \cos(\psi_{ei}) \\ \dot{e}_{\theta i} = (\mathcal{L}_i + \mathcal{B}_i) \dot{\theta} - \mathcal{B}_i \mathbf{1}_N \dot{\theta}_0 \end{cases}$$
(6)

式中: $U'_{di} = \sqrt{x'_{di}^2 + y'_{di}^2}$; $\psi_{ei} = \psi_i - \psi_{di}$; $\dot{\theta}_i = \hat{v}_{si} - \omega_i$, \hat{v}_{si} 为 USV*i*的参考速度估计值, ω_i 为待设计的路 径参数协同律。

本文研究的协同路径跟踪控制目标为:在存 在未知环境干扰、模型不确定动态以及传感器测 量噪声等高低频混合多源干扰下,基于 USV 数学 模型(2)以及协同路径跟踪误差模型(6),设计多 艇分布式协同路径跟踪控制器,其控制结构如图 2 所示,使得多艇协同系统能够完成下述控制目标。





1) 几何目标

式中

$$\lim_{t \to \infty} |x_{ei}| \le \varepsilon_{xei}, \lim_{t \to \infty} |y_{ei}| \le \varepsilon_{yei}$$
(7)

,
$$\varepsilon_{xei}$$
与 ε_{yei} 均为正常量。

2) 路径参数协同目标

$$\lim_{n\to\infty} |e_{\theta i}| \leq \varepsilon_{e\theta i}$$

(8)

式中, *ε*_{eθi}为正常量。

2 KFESO 设计

为简化后续动力学控制器的设计过程,定义 如下符号:

$$\begin{cases} \boldsymbol{B}_{\tau i} = \boldsymbol{R}\left(\hat{\psi}_{i}\right)\boldsymbol{M}_{0}^{-1} \\ \boldsymbol{d}_{i} = \boldsymbol{R}\left(\psi_{i}\right)\boldsymbol{M}_{0}^{-1}\boldsymbol{\tau}_{\mathrm{E}i} \\ \boldsymbol{\Delta}\boldsymbol{F}_{i} = -\boldsymbol{R}\left(\psi_{i}\right)\boldsymbol{M}_{0}^{-1}\boldsymbol{\Delta}\boldsymbol{\tau}_{i} \\ \boldsymbol{F}_{i} = -\boldsymbol{R}\left(\psi_{i}\right)\boldsymbol{M}_{0}^{-1}\left(\boldsymbol{C}_{0}\left(\boldsymbol{\upsilon}_{i}\right)\boldsymbol{\upsilon}_{i} + D_{0}\left(\boldsymbol{\upsilon}_{i}\right)\boldsymbol{\upsilon}_{i}\right) + \boldsymbol{R}\left(\psi_{i}\right)\boldsymbol{S}\left(r_{i}\right)\boldsymbol{\upsilon}_{i} \\ \boldsymbol{L}_{i} = \boldsymbol{\Delta}\boldsymbol{F}_{i} + \boldsymbol{F}_{i} + \boldsymbol{d}_{i} + \left(\boldsymbol{R}\left(\psi_{i}\right) - \boldsymbol{R}\left(\hat{\psi}_{i}\right)\right)\boldsymbol{M}_{0}^{-1} \end{cases}$$

$$\tag{9}$$

式中: $B_{\tau i} = [B_{\tau u i}, B_{\tau v i}, B_{\tau r i}]^{T} \in \mathbb{R}^{3\times3}$ 为控制系数矩阵; $\hat{\psi}_{i}$ 表示艏向角 ψ_{i} 的估计值; $\Delta F_{i} = [\Delta F_{u i}, \Delta F_{v i}, \Delta F_{r i}]^{T} \in \mathbb{R}^{3\times1}$ 为由模型参数摄动导致的不确定动态; $F = [F_{u i}, F_{v i}, F_{r i}]^{T} \in \mathbb{R}^{3\times1}$ 为系统非线性动态; $d = [d_{u i}, d_{v i}, d_{r i}]^{T} \in \mathbb{R}^{3\times1}$ 为未知时变环境干扰; $L_{i} = [L_{u i}, L_{v i}, L_{r i}]^{T} \in \mathbb{R}^{3\times1}$ 为集总扰动。

令 $X_{1i} = \eta_i, X_{2i} = \dot{\eta}_i, 则 基于式(2) 与式(9),$ USV*i* 的数学模型可简化为

$$\begin{cases} \dot{\mathcal{X}}_{1i} = \mathcal{X}_{2i} \\ \dot{\mathcal{X}}_{2i} = \mathbf{B}_{\tau i} \boldsymbol{\tau}_i + \mathbf{L}_i \\ \mathbf{y}_i = \mathcal{X}_{1i} + \mathbf{n}_i \end{cases}$$
(10)

令 $X_i = [X_{1i}^T, X_{2i}^T]^T \in \mathbf{R}^{6\times 1}$,上式可进一步转化为 如下紧凑格式:

$$\begin{cases} \dot{X}_i = A_i X_i + B_i \tau_i + E_i L_i \\ y_i = C_i X_i + n_i \end{cases}$$
(11)

式中:矩阵 $A_i \in \mathbb{R}^{6\times6}$ 为状态转移矩阵; $B_i \in \mathbb{R}^{6\times3}$ 为 控制系数矩阵; $E_i \in \mathbb{R}^{6\times3}$ 为扰动系数矩阵; $C_i \in \mathbb{R}^{3\times6}$ 为输出系数矩阵。各矩阵具体形式如下:

$$\boldsymbol{A}_{i} = \begin{bmatrix} \boldsymbol{O}_{3\times3} & \boldsymbol{I}_{3\times3} \\ \boldsymbol{O}_{3\times3} & \boldsymbol{O}_{3\times3} \end{bmatrix}, \boldsymbol{B}_{i} = \begin{bmatrix} \boldsymbol{O}_{3\times3} \\ \boldsymbol{B}_{\tau i} \end{bmatrix}$$
$$\boldsymbol{E}_{i} = \begin{bmatrix} \boldsymbol{O}_{3\times3} \\ \boldsymbol{I}_{3\times3} \end{bmatrix}, \boldsymbol{C}_{i} = \begin{bmatrix} \boldsymbol{I}_{3\times3} & \boldsymbol{O}_{3\times3} \end{bmatrix}$$
(12)

为保证后续控制器设计的合理性,现对多艇 协同系统做出如下假设:

假设 1: 系统的集总扰动项 L_i 对其所有自变 量都是连续可微的。 L_i 与其导数 $\dot{L}_i = h_i$ 有界,即满 足 $L_i \leq L_i^*, L_i^* = [L_{ui}^*, L_{vi}^*, L_{ri}^*]^T, h_i \leq h_i^*, h_i^* = [h_{ui}^*, h_{vi}^*, h_{ri}^*]^T,$ $L_{ui}^*, L_{vi}^*, L_{ri}^*, h_{ui}^*, h_{vi}^*, h_{ri}^*$ 均为正常数。

假设 2: 传感器测量噪声 n_i 以及集总扰动估计 误差 \tilde{L}_i 均为高斯白噪声,其均值为 0,噪声协方差 矩阵分别为 $\Re_i \in \mathbb{R}^{3\times3}$ 和 $\Theta_i \in \mathbb{R}^{3\times3}$;传感器测量噪声 n_i 有界,即满足 $n_i \leq n_i^*, n_i^* = [n_{xi}^*, n_{yi}^*, n_{\psi i}^*]^T, n_{xi}^*, n_{yi}^*, n_{\psi i}^*$ 均为正常数。 **假设 3:** 多艇协同系统中的通信网络存在一 棵以虚拟领航艇为根节点的生成树,即对任意 USV*i*, 均有一条有向路径使得信息可以从节点*n*₀传输到 节点*n*_i。

基于假设1与假设2,式(11)可简化为如下扩 张形式:

$$\begin{cases} \dot{X}_i = A_i X_i + B_i \tau_i + E_i L_i \\ \dot{L}_i = h_i \\ y_i = C_i X_i + n_i \end{cases}$$
(13)

令
$$\bar{X}_i = [X_i^{\mathsf{T}}, L_i^{\mathsf{T}}]^{\mathsf{T}} \in \mathbb{R}^{9 \times 1},$$
式(13)可进一步改写为

$$\begin{cases} \bar{X}_i = \bar{A}_i \bar{X}_i + \bar{B}_i \tau_i + \bar{D}_i h_i \\ y_i = \bar{C}_i \bar{X}_i + n_i \end{cases}$$
(14)

式中,矩阵 $\bar{A}_i \in \mathbb{R}^{9\times9}$, $\bar{B}_i \in \mathbb{R}^{9\times3}$, $\bar{D}_i \in \mathbb{R}^{9\times3}$, $\bar{C}_i \in \mathbb{R}^{3\times9}$ 分别为式(11)中对应矩阵的扩张形式,各矩阵具体形式分别为:

$$\bar{\boldsymbol{A}}_{i} = \begin{bmatrix} \boldsymbol{A}_{i} & \boldsymbol{E}_{i} \\ \boldsymbol{O}_{3\times6} & \boldsymbol{O}_{3\times3} \end{bmatrix}, \quad \bar{\boldsymbol{B}}_{i} = \begin{bmatrix} \boldsymbol{B}_{i} \\ \boldsymbol{O}_{3\times3} \end{bmatrix}$$
$$\bar{\boldsymbol{D}}_{i} = \begin{bmatrix} \boldsymbol{O}_{6\times3} \\ \boldsymbol{I}_{3\times3} \end{bmatrix}, \quad \bar{\boldsymbol{C}}_{i} = \begin{bmatrix} \boldsymbol{C}_{i} & \boldsymbol{O}_{3\times3} \end{bmatrix}$$
(15)

基于扩张形式的系统模型(式(14)),设计如下 KFESO:

$$\begin{cases} \dot{X}_{fi} = A_i X_{fi} + B_i \tau_i + E_i \hat{L}_i + K_{Ki} (\mathbf{y}_i - C_i X_{fi}) \\ \dot{\overline{X}}_i = \overline{A}_i \hat{\overline{X}}_i + \overline{B}_i \tau_i + K_{Ei} (C_i X_{fi} - \overline{C}_i \hat{\overline{X}}_i) \end{cases}$$
(16)

式中, $X_{fi} = [X_{f1i}^{T}, X_{f2i}^{T}]^{T} \in \mathbf{R}^{6\times 1} \to X_{i}$ 的滤波值, $X_{f1i} =$ $\eta_{fi} = [x_{fi}, y_{fi}, \psi_{fi}]^{T} \in \mathbf{R}^{3\times 1}$, $X_{f2i} = \mathbf{R}^{T}(\psi_{fi})\boldsymbol{v}_{fi}$, $\boldsymbol{v}_{fi} = [u_{fi}, v_{fi}, r_{fi}]^{T} \in \mathbf{R}^{3\times 1}$; $\hat{X}_{i} = [\hat{X}_{1i}^{T}, \hat{X}_{2i}^{T}, \hat{L}_{i}^{T}]^{T} \in \mathbf{R}^{9\times 1} \to \bar{X}_{i}$ 的估计 值, $\hat{X}_{1i} = \hat{\eta}_{i} = [\hat{x}_{i}, \hat{y}_{i}, \hat{\psi}_{i}]^{T} \in \mathbf{R}^{3\times 1}$, $\hat{X}_{2i} = \mathbf{R}^{T}(\hat{\psi}_{i})\hat{\boldsymbol{v}}_{i}$, $\hat{\boldsymbol{v}}_{i} =$ $[\hat{u}_{i}, \hat{v}_{i}, \hat{r}_{i}]^{T} \in \mathbf{R}^{3\times 1}$, $\hat{L}_{i} = [\hat{L}_{ui}, \hat{L}_{vi}, \hat{L}_{ri}]^{T} \in \mathbf{R}^{3\times 1}$; $K_{Ki} \in \mathbf{R}^{6\times 3}$ 为 Kalman 滤波器增益系数; $K_{Ei} \in \mathbf{R}^{9\times 3}$ 为 ESO 增 益系数, 其具体形式为

$$\boldsymbol{K}_{\mathrm{E}i} = \left[\boldsymbol{K}_{\mathrm{E}1i}, \boldsymbol{K}_{\mathrm{E}2i}, \boldsymbol{K}_{\mathrm{E}3i}\right]^{\mathrm{T}}$$
(17)

式中: $K_{E1i} = \text{diag}(k_{Exi}, k_{Eyi}, k_{E\psi i}) \in \mathbb{R}^{3 \times 3}$; $K_{E2i} = \text{diag}(k_{Eui}, k_{Evi}, k_{Eri}) \in \mathbb{R}^{3 \times 3}$; $K_{E3i} = \text{diag}(k_{ELui}, k_{ELri}) \in \mathbb{R}^{3 \times 3}$ 。

定义滤波误差 $\tilde{X}_{fi} = X_i - X_{fi} = [\tilde{X}_{f1i}^T, \tilde{X}_{f2i}^T]^T \in \mathbb{R}^{6\times 1},$ $\tilde{X}_{f1i} = \tilde{\eta}_{fi} = [\tilde{x}_{fi}, \tilde{y}_{fi}, \tilde{\psi}_{fi}]^T \in \mathbb{R}^{3\times 1}, \tilde{X}_{f2i} = \mathbb{R}^T(\psi_i)\tilde{\upsilon}_{fi} + (\mathbb{R}^T(\psi_i) - \mathbb{R}^T(\psi_{fi}))\upsilon_{fi}, \tilde{\upsilon}_{fi} = [\tilde{u}_{fi}, \tilde{v}_{fi}, \tilde{r}_{fi}]^T \in \mathbb{R}^{3\times 1}$ 。将滤波误差 \tilde{X}_{fi} 对时间 t 进行求导,并将式(14)与式(16)代入,得 误差动态方程

$$\hat{\tilde{X}}_{fi} = (\boldsymbol{A}_i - \boldsymbol{K}_{Ki}\boldsymbol{C}_i)\,\tilde{\boldsymbol{X}}_{fi} + \bar{\boldsymbol{n}}_i \tag{18}$$

定理 1: 在满足假设 1 与假设 2 的前提下, 若 Kalman 增益 *K*_{Ki}满足如下条件:

$$\begin{cases} \boldsymbol{K}_{\mathrm{K}i} = \boldsymbol{P}_{\mathrm{K}i}\boldsymbol{C}_{i}^{\mathrm{T}}\boldsymbol{\mathfrak{R}}_{i}^{-1} \\ \dot{\boldsymbol{P}}_{\mathrm{K}i} = -\boldsymbol{P}_{\mathrm{K}i}\boldsymbol{C}_{i}^{\mathrm{T}}\boldsymbol{\mathfrak{R}}_{i}^{-1}\boldsymbol{C}_{i}\boldsymbol{P}_{\mathrm{K}i} + \boldsymbol{A}_{i}\boldsymbol{P}_{\mathrm{K}i} + \boldsymbol{P}_{\mathrm{K}i}\boldsymbol{A}_{i}^{\mathrm{T}} + \boldsymbol{E}_{i}\boldsymbol{\varTheta}_{i}\boldsymbol{E}_{i}^{\mathrm{T}} \\ \end{cases}$$
(19)

则估计值 X_{fi} 为最优估计值。 $P_{Ki} \in \mathbb{R}^{6\times 6}$ 为状态误差 \tilde{X}_{fi} 的协方差矩阵,其具体形式为

$$\boldsymbol{P}_{\mathrm{K}i} = E(\boldsymbol{\tilde{X}}_{\mathrm{f}i}\boldsymbol{\tilde{X}}_{\mathrm{f}i}^{\mathrm{T}}) \tag{20}$$

式中, E(•)为均值函数。

证明:结合假设 2, 可得 n_i的协方差矩阵为

$$E\left(\bar{\boldsymbol{n}}_{i}\bar{\boldsymbol{n}}_{i}^{\mathrm{T}}\right) = \boldsymbol{K}_{\mathrm{K}i}\boldsymbol{\mathfrak{R}}_{i}\boldsymbol{K}_{\mathrm{K}i}^{\mathrm{T}} + \boldsymbol{E}_{i}\boldsymbol{\varTheta}_{i}\boldsymbol{E}_{i}^{\mathrm{T}} \qquad (21)$$

求解式(18),得

$$\tilde{X}_{fi}(t) = e^{(A_i - K_{Ki}C_i)t} \tilde{X}_{fi}(0) + \int_0^t e^{(A_i - K_{Ki}C_i)(t-s)} \bar{n}_i(s) ds \quad (22)$$

$$\boldsymbol{P}_{\mathrm{K}i}(t) = \mathrm{e}^{(A_i - \boldsymbol{K}_{\mathrm{K}i}\boldsymbol{C}_i)t} \boldsymbol{P}_{\mathrm{K}i}(0) (\mathrm{e}^{(A_i - \boldsymbol{K}_{\mathrm{K}i}\boldsymbol{C}_i)t})^{\mathrm{T}} + \int_0^t [\mathrm{e}^{(A_i - \boldsymbol{K}_{\mathrm{K}i}\boldsymbol{C}_i)(t-s)} (\mathbf{K}_{\mathrm{K}i}\boldsymbol{\mathcal{R}}_i\boldsymbol{K}_i^{\mathrm{T}} + \boldsymbol{E}_i\boldsymbol{\Theta}_i\boldsymbol{E}_i^{\mathrm{T}}) (\mathrm{e}^{(A_i - \boldsymbol{K}_{\mathrm{K}i}\boldsymbol{C}_i)(t-s)})^{\mathrm{T}}] \mathrm{d}s$$
(23)

式(23)对时间 t 进行求导,得

将式(22)代入式(20),可得

$$\dot{\boldsymbol{P}}_{Ki} = (\boldsymbol{A}_i - \boldsymbol{K}_{Ki} \boldsymbol{C}_i) \boldsymbol{P}_{Ki} + \boldsymbol{P}_{Ki} (\boldsymbol{A}_i - \boldsymbol{K}_{Ki} \boldsymbol{C}_i)^{\mathrm{T}} + \boldsymbol{K}_{Ki} \boldsymbol{\mathfrak{R}}_i \boldsymbol{K}_{Ki}^{\mathrm{T}} + \boldsymbol{E}_i \boldsymbol{\Theta}_i \boldsymbol{E}_i^{\mathrm{T}} = \boldsymbol{K}_{Ki} \boldsymbol{\mathfrak{R}}_{Ki}^{\mathrm{T}} + \boldsymbol{A}_i \boldsymbol{P}_{Ki} + \boldsymbol{P}_{Ki} \boldsymbol{A}_i^{\mathrm{T}} + \boldsymbol{E}_i \boldsymbol{\Theta}_i \boldsymbol{E}_i^{\mathrm{T}}$$
(24)

定义代价函数 $J = tr(P_{Ki}(t))$, 并对增益系数 K_{Ki} 求偏导, 得

$$\frac{\partial J}{\partial \boldsymbol{K}_{\mathrm{K}i}} = 2\boldsymbol{K}_{\mathrm{K}i}\boldsymbol{\mathfrak{R}}_i - 2\boldsymbol{P}_{\mathrm{K}i}\boldsymbol{C}_i^{\mathrm{T}}$$
(25)

由上式可知,当 $K_{Ki} = P_{Ki}C_i^{T}\mathfrak{R}_i^{-1}$ 时,代价函数 J处于最小值, X_{ii} 为最优估计值。

将式(25)代入式(24),得

$$\dot{\boldsymbol{P}}_{\mathrm{K}i} = -\boldsymbol{P}_{\mathrm{K}i}\boldsymbol{C}_{i}^{\mathrm{T}}\boldsymbol{\mathfrak{R}}_{i}^{-1}\boldsymbol{C}_{i}\boldsymbol{P}_{\mathrm{K}i} + \boldsymbol{A}_{i}\boldsymbol{P}_{\mathrm{K}i} + \boldsymbol{P}_{\mathrm{K}i}\boldsymbol{A}_{i}^{\mathrm{T}} + \boldsymbol{E}_{i}\boldsymbol{\varTheta}_{i}\boldsymbol{E}_{i}^{\mathrm{T}}$$
(26)

综上,当增益系数 K_{Ki} 满足式(19)时,滤波误 差 \tilde{X}_{fi} 的协方差矩阵的迹最小,即 X_{fi} 为最优估计 值,定理1证毕。

定义估计误差 $\tilde{X}_i = \bar{X}_i - \hat{X}_i = [\tilde{X}_{1i}^{\mathsf{T}}, \tilde{X}_{2i}^{\mathsf{T}}, \tilde{L}_i^{\mathsf{T}}]^{\mathsf{T}} \in \mathbf{R}^{9\times 1}$ 。 其中, $\tilde{X}_{1i} = \tilde{\eta}_i = [\tilde{x}_i, \tilde{y}_i, \tilde{\psi}_i]^{\mathsf{T}} \in \mathbf{R}^{3\times 1}$, $\tilde{X}_{2i} = \mathbf{R}^{\mathsf{T}}(\psi_i) \tilde{\upsilon}_i + (\mathbf{R}^{\mathsf{T}}(\psi_i) - \mathbf{R}^{\mathsf{T}}(\psi_i)) \hat{\upsilon}_i$, $\tilde{\upsilon}_i = [\tilde{u}_i, \tilde{v}_i, \tilde{r}_i]^{\mathsf{T}} \in \mathbf{R}^{3\times 1}$, $\tilde{L}_i = [\tilde{L}_{ui}, \tilde{L}_{vi}, \tilde{L}_{vi}]^{\mathsf{T}} \in \mathbf{R}^{3\times 1}$ 分別为 \bar{X}_i , η_i , υ_i , L_i 的估计误差。定义 KFESO的估计误差为 $\mathbf{e}_{\mathsf{KFESO}i} \in \mathbf{R}^{15\times 1}$, 其具体形式可表述为

$$\dot{\boldsymbol{e}}_{\mathrm{KFESO}i} = \boldsymbol{A}_{\mathrm{KFESO}i} \boldsymbol{e}_{\mathrm{KFESO}i} + \boldsymbol{d}_{\mathrm{KFESO}i}$$
(27)

式中,
$$A_{\text{KFESO}i}$$
, $d_{\text{KFESO}i} \in \mathbb{R}^{15 \times 1}$, 其具体形式为:

$$\boldsymbol{A}_{\text{KFESO}i} = \begin{bmatrix} \boldsymbol{A}_i - \boldsymbol{K}_{\text{K}i} \boldsymbol{C}_i & \boldsymbol{\bar{H}} \\ \boldsymbol{K}_{\text{E}i} \boldsymbol{C}_i & \boldsymbol{\bar{A}}_i - \boldsymbol{K}_{\text{E}i} \boldsymbol{\bar{C}}_i \end{bmatrix}$$
$$\boldsymbol{\bar{H}} = \begin{bmatrix} \boldsymbol{O}_{3\times6} & \boldsymbol{O}_{3\times3} \\ \boldsymbol{O}_{3\times6} & \boldsymbol{I}_{3\times3} \end{bmatrix}, \quad \boldsymbol{d}_{\text{KFESO}i} = \begin{bmatrix} -\boldsymbol{K}_{\text{K}i} \boldsymbol{n}_i \\ \boldsymbol{\bar{D}}_i \boldsymbol{h}_i \end{bmatrix}$$
(28)

定理 2: 在满足假设 1 与假设 2 的前提下, 通 过选择合适的参数使得 $A_{\text{KFESO}i}$ 为 Hurwitz 矩阵, 即 存在正定矩阵 $P_{\text{KFESO}i} \in \mathbb{R}^{15 \times 15}$, 致使如下李雅普诺 夫方程成立:

$$\boldsymbol{A}_{\mathrm{KFESO}i}^{\mathrm{T}} \boldsymbol{P}_{\mathrm{KFESO}i} + \boldsymbol{P}_{\mathrm{KFESO}i} \boldsymbol{A}_{\mathrm{KFESO}i} = -\boldsymbol{I}_{15\times15}$$
(29)

且正定矩阵**P**KFESOi满足

$$1 - \lambda_{\max}(\boldsymbol{P}_{\text{KFESO}i}) > 0 \tag{30}$$

则由式(27)组成的闭环系统中的所有误差信号一 致最终有界。

证明: 定义 $V_{\text{KFESO}i} = \frac{1}{2} \boldsymbol{e}_{\text{KFESO}i}^{\text{T}} \boldsymbol{P}_{\text{KFESO}i} \boldsymbol{e}_{\text{KFESO}i}$,并对时间 *t*进行求导,得

$$\dot{V}_{\text{KFESO}i} = -\boldsymbol{e}_{\text{KFESO}i}^{\text{T}} \boldsymbol{e}_{\text{KFESO}i} + 2\boldsymbol{d}_{\text{KFESO}i}^{\text{T}} \boldsymbol{P}_{\text{KFESO}i} \boldsymbol{e}_{\text{KFESO}i}$$
(31)
由引理 2. 可知

$$\dot{V}_{\text{KFESO}i} \leq -\frac{1}{2} \left(1 - \lambda_{\max} \left(\boldsymbol{P}_{\text{KFESO}i}\right)\right) \boldsymbol{e}_{\text{KFESO}i}^{\text{T}} \boldsymbol{e}_{\text{KFESO}i} + \frac{\lambda_{\max} \left(\boldsymbol{P}_{\text{KFESO}i}\right)}{2} \left\|\boldsymbol{d}_{\text{KFESO}i}^{*}\right\|^{2}$$
(32)

式中,
$$\lambda_{\max}(\cdot)$$
为方阵的最大特征值。
令 $\mu_{\text{KFESO}i} = 1/\lambda_{\max}(\boldsymbol{P}_{\text{KFESO}i}) - 1, c_{\text{KFESO}i} = \|\boldsymbol{d}_{\text{KFESO}i}^*\|^2$
 $\lambda_{\max}(\boldsymbol{P}_{\text{KFESO}i})/2$ 。
求解式(32), 可得

$$V_{\text{KFESO}i} \leq e^{-\mu_{\text{KFESO}i}} V_{\text{KFESO}i}(0) + \frac{c_{\text{KFESO}i}}{\mu_{\text{KFESO}i}} \left(1 - e^{-\mu_{\text{KFESO}i}}\right)$$
(33)

$$\|\boldsymbol{e}_{\mathrm{KFESO}i}\| \leq \sqrt{\frac{\mathrm{e}^{-\mu_{\mathrm{KFESO}i}t}V_{\mathrm{KFESO}i}(0)}{\lambda_{\min}(\boldsymbol{P}_{\mathrm{KFESO}i})} + \frac{c_{\mathrm{KFESO}i}(1-\mathrm{e}^{-\mu_{\mathrm{KFESO}i}})}{\lambda_{\min}(\boldsymbol{P}_{\mathrm{KFESO}i})\mu_{\mathrm{KFESO}i}}}$$
(34)

由上式可知, $e_{\text{KFESO}i}$ 一致最终有界, 其最终的 界为 $\sqrt{c_{\text{KFESO}i}/(\lambda_{\min}(P_{\text{KFESO}i})\mu_{\text{KFESO}i})}$, 定理 2 证毕。

3 运动学协同控制器设计

不同于集中式控制结构,在多艇分布式协同 系统中,USV 仅可与邻居 USV 进行通信,即并非 所有 USV 均可获取虚拟领航艇的参考速度。为 估计虚拟领航艇速度信息,基于一致性理论设计 如下分布式状态观测器:

$$\dot{\hat{v}}_{si} = k_{vs} \left(\sum_{j=1}^{N} a_{ij} \left(\hat{v}_{sj} - \hat{v}_{si} \right) + b_{i0} \left(v_{s} - \hat{v}_{si} \right) \right)$$
(35)

$$\diamondsuit \quad \tilde{v}_{si} = v_s - \hat{v}_{si}, \quad \tilde{\boldsymbol{\nu}}_s = \left[\tilde{v}_{s1}, \tilde{v}_{s2}, \dots, \tilde{v}_{sN} \right]^{\mathrm{T}} \in \mathbf{R}^{N \times 1}, \quad \boldsymbol{\bigcup}$$

分布式状态观测器的估计误差动态方程为

$$\dot{\tilde{v}}_{si} = -k_{vs} \left(\mathcal{L}_i + \mathcal{B}_i \right) \tilde{\boldsymbol{v}}_s \tag{36}$$

基于 KFESO 的状态估计值,式(6)可改写为

$$\begin{cases} \dot{x}_{ei} = \dot{\psi}_{di} y_{ei} + \dot{\hat{x}}_i \cos \psi_{di} + \dot{\hat{y}}_i \sin \psi_{di} - U'_{di} (\hat{v}_{si} - \varpi_i) \\ \dot{y}_{ei} = -\dot{\psi}_{di} x_{ei} - \dot{\hat{x}}_i \sin \psi_{di} + \dot{\hat{y}}_i \cos \psi_{di} \\ \dot{e}_{\theta i} = (\mathcal{L}_i + \mathcal{B}_i) (\hat{v}_s - \varpi) - \mathcal{B}_i \underline{1}_N v_s \end{cases}$$
(37)

式中, $\hat{\boldsymbol{v}}_{s} = [\hat{v}_{s1}, \hat{v}_{s2}, \dots, \hat{v}_{sN}]^{\mathrm{T}}; \boldsymbol{\boldsymbol{\varpi}} = [\boldsymbol{\boldsymbol{\varpi}}_{1}, \boldsymbol{\boldsymbol{\varpi}}_{2}, \dots, \boldsymbol{\boldsymbol{\varpi}}_{N}]^{\mathrm{T}}_{\circ}$

令 $\alpha_{ui}, \alpha_{\psi i}, \alpha_{ri}$ 分别为纵向速度、艏向角、转艏 角速度虚拟控制量; $\psi_{ei} = \hat{\psi}_i - \alpha_{\psi i}, \tilde{\alpha}_{ui} = \hat{u}_i - \alpha_{ui},$ $\tilde{\alpha}_{ri} = \hat{r}_i - \alpha_{ri}; \rho_i = \sin(\psi_{di} - \alpha_{\psi i} - \operatorname{atan2}(\hat{v}_i, \hat{u}_i)) - \sin(\psi_{di} - \psi_i - \operatorname{atan2}(\hat{v}_i, \hat{u}_i)))$ 。设计如下运动学协同控制律:

$$\begin{cases} \alpha_{ui} = -k_{ui}x_{ei} + 2\hat{u}_i \sin^2\left(\left(\hat{\psi}_i - \psi_{di}\right)/2\right) + \\ \hat{v}_i \sin\left(\hat{\psi}_i - \psi_{di}\right) + U'_{di}\hat{v}_{si} \\ \alpha_{\psi i} = \psi_{di} + \operatorname{atan2}\left(-y_{ei}/\Delta_i\right) - \operatorname{atan2}\left(\hat{v}_i, \hat{u}_i\right) \\ \alpha_{ri} = -k_{ri}\psi_{ei} + \dot{\alpha}_{\psi i} - \left(y_{ei}\hat{U}_i\rho_i\right)/\psi_{ei} \\ \overline{\omega}_i = -k_{\theta x}x_{ei} + k_{\theta e}e_{\theta i} \end{cases}$$
(38)

式中: Δ_i 为前向距离; k_{ui} , k_{ri} , $k_{\theta x}$, $k_{\theta e}$ 均为待设计的 正常数。

将式(16)与式(38)代入式(37),得位置协同 误差方程:

$$\begin{cases} \dot{x}_{ei} = \dot{\psi}_{di} y_{ei} - k_{ui} x_{ei} + \tilde{\alpha}_{ui} + k_{Exi} \cos \psi_{di} (x_{fi} - \hat{x}_{i}) + k_{Eyi} \sin \psi_{di} (y_{fi} - \hat{y}_{i}) - k_{\theta x} U'_{di} x_{ei} + k_{\theta e} U'_{di} e_{\theta i} \\ \dot{y}_{ei} = -\dot{\psi}_{di} x_{ei} - \hat{U}_{i} y_{ei} / \sqrt{y_{ei}^{2} + \Delta_{i}^{2}} + \hat{U}_{i} \rho_{i} - k_{Exi} \sin \psi_{di} (x_{fi} - \hat{x}_{i}) + k_{Eyi} \cos \psi_{di} (y_{fi} - \hat{y}_{i}) \\ \dot{\psi}_{ei} = -k_{ri} \psi_{ei} - (y_{ei} \hat{U}_{i} \rho_{i}) / \psi_{ei} + \tilde{\alpha}_{ri} + k_{E\psi i} (\psi_{fi} - \hat{\psi}_{i}) \\ \dot{e}_{\theta i} = (\mathcal{L}_{i} + \mathcal{B}_{i}) (k_{\theta x} x_{e} - \tilde{v}_{s} - k_{\theta e} e_{\theta}) \\ \dot{\tilde{v}}_{si} = -k_{vs} (\mathcal{L}_{i} + \mathcal{B}_{i}) \tilde{v}_{s} \end{cases}$$
(39)

 $\exists
C ⊕ : \mathbf{x}_e = [x_{e_1}, x_{e_2}, \dots, x_{e_N}]^T ∈ \mathbf{R}^{N \times 1}; \mathbf{e}_{\theta} = [e_{\theta_1}, e_{\theta_2}, \dots, e_{\theta_N}]^T ∈ \mathbf{R}^{N \times 1}_{\circ}$

4 动力学控制器设计

令速度虚拟控制量 $\alpha_i = [\alpha_{ui}, \alpha_{ri}]^T$ 。为避免求 取虚拟控制量导数复杂的解析解,引入动态面技 术,将虚拟控制量输入至一阶低通滤波器中,有

$$\boldsymbol{\rho}_{\mathrm{f}i}\dot{\boldsymbol{\alpha}}_{\mathrm{f}i} + \boldsymbol{\alpha}_{\mathrm{f}i} = \boldsymbol{\alpha}_i, \boldsymbol{\alpha}_{\mathrm{f}i}(0) = \boldsymbol{\alpha}_i(0) \tag{40}$$

式中: $\alpha_{fi} = [\alpha_{fui}, \alpha_{fri}]^T$ 为虚拟控制量 α_i 滤波后的值; $\rho_{fi} = \text{diag}(\rho_{fui}, \rho_{fri})$ 为一阶低通滤波器的时间常数, $\rho_{fui} = \rho_{fri}$ 均为正常数。

定义滤波误差 $\tilde{\boldsymbol{\alpha}}_{fi} = \boldsymbol{\alpha}_i - \boldsymbol{\alpha}_{fi} = [\tilde{\boldsymbol{\alpha}}_{fui}, \tilde{\boldsymbol{\alpha}}_{fri}]^T$,对时间*t*进行求导并将式(40)代入,得

$$\dot{\tilde{\alpha}}_{fi} = \dot{\alpha}_i - \rho_{fi}^{-1} \tilde{\alpha}_{fi} \tag{41}$$

定义速度误差 $q_i = [q_{ui}, q_{ri}]^T$,其具体形式为

$$\boldsymbol{q}_i = \boldsymbol{H} \hat{\boldsymbol{\upsilon}}_i - \boldsymbol{\alpha}_{\mathrm{f}i} \tag{42}$$

式中, $H = \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix}$ 为投影矩阵。 式(42)对时间 *t* 进行求导, 并将式(14)与式(40) 代入, 得

$$\dot{\boldsymbol{q}}_{i} = \boldsymbol{H}\boldsymbol{R}^{\mathrm{T}}\left(\hat{\psi}_{i}\right)(\boldsymbol{B}_{\tau i}\boldsymbol{\tau}_{i} + \hat{\boldsymbol{L}}_{i} + \boldsymbol{K}_{E2i}(\boldsymbol{\eta}_{\mathrm{f}i} - \hat{\boldsymbol{\eta}}_{i})) - \boldsymbol{H}\boldsymbol{S}\left(\hat{r}_{i}\right)\hat{\boldsymbol{\upsilon}}_{i} - \dot{\boldsymbol{\alpha}}_{\mathrm{f}i}$$
(43)

基于式(43)设计如下动力学控制律:

$$\tau_{i} = \boldsymbol{B}_{\tau i}^{-1} [-\boldsymbol{R}\left(\hat{\psi}_{i}\right) \boldsymbol{H}^{\mathrm{T}} \boldsymbol{K}_{\mathrm{c}i} \boldsymbol{q}_{i} - \hat{\boldsymbol{L}}_{i} + \boldsymbol{R}\left(\hat{\psi}_{i}\right) \boldsymbol{S}\left(\hat{r}_{i}\right) \hat{\boldsymbol{\upsilon}}_{i} + \boldsymbol{R}\left(\hat{\psi}_{i}\right) \boldsymbol{H}^{\mathrm{T}} \dot{\boldsymbol{\alpha}}_{fi}]$$
(44)

式中, **K**_{ci} ∈ **R**^{2×2}为待设计的正定对角矩阵。 将式(44)代入式(43),得速度误差动态方程

$$\dot{\boldsymbol{q}}_{i} = -\boldsymbol{K}_{ci}\boldsymbol{q}_{i} + \boldsymbol{H}\boldsymbol{R}^{\mathrm{T}}\left(\hat{\psi}_{i}\right)\boldsymbol{K}_{\mathrm{E}2i}\left(\boldsymbol{\eta}_{\mathrm{f}i} - \hat{\boldsymbol{\eta}}_{i}\right)$$
(45)

5 稳定性分析

在由 N 艘 USV 构成的协同路径跟踪控制系统中,构造李雅普诺夫预选函数 V,其具体形式为

$$V = \sum_{i=1}^{N} V_{\text{KFESO}i} + \frac{1}{2} \sum_{i=1}^{N} \left(x_{ei}^{2} + y_{ei}^{2} + \psi_{ei}^{2} \right) + \frac{1}{2} \boldsymbol{e}_{\theta}^{\text{T}} \boldsymbol{P} \boldsymbol{e}_{\theta} + \frac{1}{2} \widetilde{\boldsymbol{v}}_{s}^{\text{T}} \boldsymbol{P} \widetilde{\boldsymbol{v}}_{s} + \frac{1}{2} \sum_{i=1}^{N} \boldsymbol{q}_{i}^{\text{T}} \boldsymbol{q}_{i} + \frac{1}{2} \sum_{i=1}^{N} \widetilde{\boldsymbol{\alpha}}_{fi}^{\text{T}} \widetilde{\boldsymbol{\alpha}}_{fi} \qquad (46)$$

令
$$V_1 = \frac{1}{2} \left[\sum_{i=1}^{N} (x_{ei}^2 + y_{ei}^2 + \psi_{ei}^2) + \boldsymbol{e}_{\theta}^{\mathsf{T}} \boldsymbol{P} \boldsymbol{e}_{\theta} + \boldsymbol{\tilde{v}}_{s}^{\mathsf{T}} \boldsymbol{P} \boldsymbol{\tilde{v}}_{s} \right],$$
将
其对时间 *t* 进行求导并代入式(39),得

$$\dot{V}_{1} = \sum_{i=1}^{N} \left[-(k_{ui} + k_{\theta i} U'_{di}) x_{ei}^{2} - \hat{U}_{i} y_{ei}^{2} / \sqrt{y_{ei}^{2} + \Delta_{i}^{2}} - k_{ri} \psi_{ei}^{2} + U'_{di} x_{ei} e_{\theta i} + x_{ei} \tilde{\alpha}_{ui} + \psi_{ei} \tilde{\alpha}_{ri} + k_{E\psi i} \psi_{ei} (\psi_{fi} - \hat{\psi}_{i}) + k_{Exi} \cos \psi_{di} x_{ei} (x_{fi} - \hat{x}_{i}) + k_{Eyi} \sin \psi_{di} x_{ei} (y_{fi} - \hat{y}_{i}) - k_{Exi} \sin \psi_{di} y_{ei} (x_{fi} - \hat{x}_{i}) + k_{Eyi} \cos \psi_{di} y_{ei} (y_{fi} - \hat{y}_{i}) \right] + k_{\theta x} e_{\theta}^{T} P(\mathcal{L} + \mathcal{B}) \mathbf{x}_{e} - k_{\theta e} e_{\theta}^{T} P(\mathcal{L} + \mathcal{B}) \mathbf{\tilde{y}}_{e} - e_{a}^{T} P(\mathcal{L} + \mathcal{B}) \mathbf{\tilde{y}}_{e}$$
(47)

由假设3、引理1与引理2进一步得

$$\begin{split} \dot{V}_{1} &\leq \sum_{i=1}^{N} \left[-(k_{ui} + k_{\theta i} U'_{di} - 1 - k_{Exi} - k_{Eyi}) x_{ei}^{2} - \left(\frac{\hat{U}_{i}}{\sqrt{y_{ei}^{2} + d_{i}^{2}}} - k_{Exi} - k_{Eyi} \right) y_{ei}^{2} - (k_{ri} - 1 - k_{Eyi}) \psi_{ei}^{2} + \left(\frac{q_{ui}^{2}}{2} + \frac{q_{ri}^{2}}{2} + \frac{\tilde{\alpha}_{fui}^{2}}{2} + \frac{\tilde{\alpha}_{fri}^{2}}{2} + k_{Exi} \tilde{x}_{i}^{2} + k_{Eyi} \tilde{y}_{i}^{2} + k$$

197

式中: $G = k_{\theta x} P(\mathcal{L} + \mathcal{B}) + U'_{d}, U'_{d} = \text{diag}(U'_{d1}, \dots, U'_{dN});$ $M = P(\mathcal{L} + \mathcal{B}); \|\cdot\|_{F}$ 为 Frobenius 范数。 令 $y_{e} = [y_{e1}, y_{e2}, \dots, y_{eN}]^{T}; \psi_{e} = [\psi_{e1}, \psi_{e2}, \dots, \psi_{eN}]^{T};$

$$\begin{split} \varsigma_{xei} &= k_{ui} + k_{\theta i} U'_{di} - 1 - k_{Exi} - k_{Eyi}, \qquad \varsigma_{yei} = \hat{U}_i / \sqrt{y_{ei}^2 + \Delta_i^2} - k_{Exi} - k_{Eyi}, \varsigma_{\psi ei} = k_{ri} - 1 - k_{E\psi i}; K_{xe} = \lambda_{\min}(\operatorname{diag}(\varsigma_{xe1}, \dots, \varsigma_{xeN})) - \|\boldsymbol{G}\|_{\mathrm{F}}, K_{ye} = \lambda_{\min}(\operatorname{diag}(\varsigma_{ye1}, \dots, \varsigma_{yeN})), K_{\psi e} = \lambda_{\min}(\operatorname{diag}(\varsigma_{\psi e1}, \dots, \varsigma_{\psi eN})), \text{则式}(48) 可简化为 \end{split}$$

$$\dot{V}_{1} \leq -K_{xe}\boldsymbol{x}_{e}^{\mathrm{T}}\boldsymbol{x}_{e} - K_{ye}\boldsymbol{y}_{e}^{\mathrm{T}}\boldsymbol{y}_{e} - K_{\psi e}\boldsymbol{\psi}_{e}^{\mathrm{T}}\boldsymbol{\psi}_{e} - \left[\frac{k_{\theta e}\lambda_{\min}(\boldsymbol{Q})}{2} - \frac{\|\boldsymbol{G}\|_{\mathrm{F}}}{2} - \frac{\|\boldsymbol{M}\|_{\mathrm{F}}}{2}\right]\boldsymbol{e}_{\theta}^{\mathrm{T}}\boldsymbol{e}_{\theta} - [k_{vs}\lambda_{\min}(\boldsymbol{Q}) - \|\boldsymbol{M}\|_{\mathrm{F}}]\boldsymbol{\tilde{v}}_{s}^{\mathrm{T}}\boldsymbol{\tilde{v}}_{s} + \frac{1}{2}\sum_{i=1}^{N}\boldsymbol{q}_{i}^{\mathrm{T}}\boldsymbol{q}_{i} + \frac{1}{2}\sum_{i=1}^{N}\boldsymbol{\tilde{\alpha}}_{fi}^{\mathrm{T}}\boldsymbol{\tilde{\alpha}}_{fi} + \lambda_{\max}(\boldsymbol{K}_{\mathrm{E}1i})\sum_{i=1}^{N}\boldsymbol{\tilde{\eta}}_{i}^{\mathrm{T}}\boldsymbol{\tilde{\eta}}_{i} + \lambda_{\max}(\boldsymbol{M}_{\mathrm{E}1i})\sum_{i=1}^{N}\boldsymbol{\tilde{\eta}}_{i}^{\mathrm{T}}\boldsymbol{\tilde{\eta}}_{i} + \lambda_{\max}(\boldsymbol{M}_{\mathrm{E}1i})\sum_{i=1}^{N}\boldsymbol{\tilde{\eta}}_{i}^{\mathrm{T}}\boldsymbol{\tilde{\eta}}_{i} + \lambda_{\max}(\boldsymbol{M}_{\mathrm{E}1i})\sum_{i=1}^{N}\boldsymbol{\tilde{\eta}}_{i}^{\mathrm{T}}\boldsymbol{\tilde{\eta}}_{i} + \lambda_{\max}(\boldsymbol{M}_{\mathrm{E}1i})\sum_{i=1}^{N}\boldsymbol{\tilde{\eta$$

令 $V_2 = \frac{1}{2} \sum_{i=1}^{N} \boldsymbol{q}_i^{\mathrm{T}} \boldsymbol{q}_i + \frac{1}{2} \sum_{i=1}^{N} \tilde{\boldsymbol{\alpha}}_{ii}^{\mathrm{T}} \tilde{\boldsymbol{\alpha}}_{ii},$ 将其对时间 t 进行求导并将式(45)代入,得

$$\dot{V}_{2} = -\sum_{i=1}^{N} \boldsymbol{q}_{i}^{\mathrm{T}} \boldsymbol{K}_{ci} \boldsymbol{q}_{i} + \sum_{i=1}^{N} \boldsymbol{q}_{i}^{\mathrm{T}} \boldsymbol{H} \boldsymbol{R}^{\mathrm{T}} \left(\hat{\boldsymbol{\psi}}_{i} \right) \boldsymbol{K}_{\mathrm{E}2i} \left(\tilde{\boldsymbol{\eta}}_{i} - \tilde{\boldsymbol{\eta}}_{\mathrm{f}i} \right) + \sum_{i=1}^{N} \tilde{\boldsymbol{\alpha}}_{\mathrm{f}i}^{\mathrm{T}} \dot{\boldsymbol{\alpha}}_{i} - \sum_{i=1}^{N} \tilde{\boldsymbol{\alpha}}_{\mathrm{f}i}^{\mathrm{T}} \rho_{\mathrm{f}i}^{-1} \tilde{\boldsymbol{\alpha}}_{\mathrm{f}i}$$
(50)

 $\dot{\alpha}_i$ 为连续向量函数,满足 $\dot{\alpha}_i \leq \boldsymbol{\alpha}_i^*, \boldsymbol{\alpha}_i^* = [\boldsymbol{\alpha}_{ui}^*, \boldsymbol{\alpha}_{ri}^*]^T,$ $\boldsymbol{\alpha}_{ui}^* \in \boldsymbol{\alpha}_{ri}^*$ 均为正常数。

$$\dot{V}_{2} \leq -[\lambda_{\min}(\boldsymbol{K}_{ci}) - \lambda_{\max}(\boldsymbol{K}_{E2i}) \|\boldsymbol{H}\|_{\mathrm{F}}] \sum_{i=1}^{N} \boldsymbol{q}_{i}^{\mathrm{T}} \boldsymbol{q}_{i} + \left[\frac{1}{2} - \lambda_{\min}(\boldsymbol{\rho}_{fi}^{-1})\right] \sum_{i=1}^{N} \tilde{\boldsymbol{\alpha}}_{fi}^{\mathrm{T}} \tilde{\boldsymbol{\alpha}}_{fi} + \frac{1}{2} \sum_{i=1}^{N} \|\boldsymbol{\alpha}_{i}^{*}\|^{2} + \frac{\lambda_{\max}(\boldsymbol{K}_{E2i}) \|\boldsymbol{H}\|_{\mathrm{F}}}{2} \left(\sum_{i=1}^{N} \tilde{\boldsymbol{\eta}}_{i}^{\mathrm{T}} \tilde{\boldsymbol{\eta}}_{i} + \sum_{i=1}^{N} \tilde{\boldsymbol{\eta}}_{fi}^{\mathrm{T}} \tilde{\boldsymbol{\eta}}_{fi}\right) \quad (51)$$

令 $k_{v1} = \min\left\{2K_{xe}, 2K_{ye}, 2K_{\psi e}, \frac{K_{\theta e}\lambda_{\min}(\mathbf{Q}) - ||\mathbf{U}||_{F} - ||\mathbf{U}\mathbf{U}||_{F}}{\lambda_{\max}(\mathbf{P})}, \frac{k_{vs}\lambda_{\min}(\mathbf{Q}) - ||\mathbf{M}||_{F}}{\lambda_{\max}(\mathbf{P})}\right\}, k_{v2} = \min\{-2\lambda_{\max}(\mathbf{K}_{E2i})||\mathbf{H}||_{F} + 2\lambda_{\min}(\mathbf{K}_{ci}), 1 - 2\lambda_{\min}(\mathbf{\rho}_{fi}^{-1})\}, 结合式(33), 式(49) 与式(51), V 对时间 t 的导数为$

$$\dot{V} \leq -\left[\mu_{\text{KFESO}i} - \frac{2\lambda_{\max}\left(\boldsymbol{K}_{\text{E1}i}\right)}{\lambda_{\max}\left(\boldsymbol{P}_{\text{KFESO}i}\right)} - \frac{\lambda_{\max}\left(\boldsymbol{K}_{\text{E2}i}\right)\|\boldsymbol{H}\|_{\text{F}}}{\lambda_{\max}\left(\boldsymbol{P}_{\text{KFESO}i}\right)}\right]$$
$$\sum_{i=1}^{N} V_{\text{KFESO}i} - k_{v1}V_{1} - (k_{v2} - 1)V_{2} + \frac{1}{2}\sum_{i=1}^{N} \left\|\boldsymbol{\alpha}_{i}^{*}\right\|^{2} + \sum_{i=1}^{N} c_{\text{KFESO}i}$$
(52)

 $\diamondsuit k_{\nu_1} = \min \left\{ \mu_{\text{KFESO}i} - \frac{2\lambda_{\max}(\boldsymbol{K}_{E1i})}{\lambda_{\max}(\boldsymbol{P}_{\text{KFESO}i})} - \frac{\lambda_{\max}(\boldsymbol{K}_{E2i}) \|\boldsymbol{H}\|_{\text{F}}}{\lambda_{\max}(\boldsymbol{P}_{\text{KFESO}i})}, \\ k_{\nu_1}, k_{\nu_2} - 1 \right\}, c_{\nu_1} = \frac{1}{2} \sum_{i=1}^{N} (\alpha_i^*)^2 + \sum_{i=1}^{N} c_{\text{KFESO}i}, \text{则对式}(52)$ 进一步化简得

$$\dot{V} \leqslant -k_{\nu}V + c_{\nu} \tag{53}$$

定理 3:考虑由 N艘 USV 构成的协同路径跟踪控制系统,在满足假设1至假设3、定理1、定

理 2 的前提下,采用 KFESO(式(16)),运动学协 同控制器(式(38)),动力学控制器(式(44)),使 得相应参数满足

$$\mu_{\text{KFESO}i} - \frac{2\lambda_{\max}\left(\boldsymbol{K}_{\text{E}i}\right)}{\lambda_{\max}\left(\boldsymbol{P}_{\text{KFESO}i}\right)} - \frac{\lambda_{\max}\left(\boldsymbol{K}_{\text{E}2i}\right)\left\|\boldsymbol{H}\right\|_{\text{F}}}{\lambda_{\max}\left(\boldsymbol{P}_{\text{KFESO}i}\right)} > 0,$$

$$k_{v1} > 0, k_{v2} > 1$$
(54)

则闭环系统中的所有误差信号一致最终有界。 证明:由式(53)与式(54),可得

$$V \leq e^{-k_{v}t}V(0) + c_{v} \int_{0}^{t} e^{-k_{v}(t-s)} ds \leq e^{-k_{v}t}V(0) + \frac{c_{v}}{k_{v}} \left(1 - e^{-k_{v}t}\right)$$
(55)

令 e_v ∈ $\mathbf{R}^{24N\times 1}$ 表示 USV 协同路径跟踪复合抗 扰控制系统中的所有误差信号,其满足

$$\begin{cases} V \ge \min\left\{\lambda_{\min}\left(\boldsymbol{P}_{\mathrm{KFESO}i}\right), \lambda_{\min}\left(\boldsymbol{P}\right), \frac{1}{2}\right\} \|\boldsymbol{e}_{v}\|^{2} \\ V \le \max\left\{\lambda_{\max}\left(\boldsymbol{P}_{\mathrm{KFESO}i}\right), \lambda_{\max}\left(\boldsymbol{P}\right), \frac{1}{2}\right\} \|\boldsymbol{e}_{v}\|^{2} \end{cases}$$
(56)

式中, min
$$\left\{ \lambda_{\min}(\boldsymbol{P}_{\text{KFESO}i}), \lambda_{\min}(\boldsymbol{P}), \frac{1}{2} \right\} \|\boldsymbol{e}_{v1}\|^2 \operatorname{5max} \left\{ \lambda_{\max}(\boldsymbol{P}), \frac{1}{2} \right\} \|\boldsymbol{e}_{v1}\|^2$$
均为 \mathcal{K} 类函数。
由式(55)与式(56),进一步得

$$\|\boldsymbol{e}_{\nu}\| \leq \frac{\sqrt{\mathrm{e}^{-k_{\nu}t}V(0) + \frac{c_{\nu}\left(1 - \mathrm{e}^{-k_{\nu}t}\right)}{k_{\nu}}}}{\sqrt{\mathrm{min}\left\{\lambda_{\mathrm{min}}\left(\boldsymbol{P}_{\mathrm{KFESO}i}\right), \lambda_{\mathrm{min}}\left(\boldsymbol{P}\right), \frac{1}{2}\right\}}}$$
(57)

由式(56)与式(57)可知, e_v 一致最终有界, 其 最终的界为 $\sqrt{c_v/(k_v \min\{\lambda_{\min}(P_{KFESOi}), \lambda_{\min}(P), 0.5\})},$ 定理3证毕。

6 仿真结果与分析

6.1 仿真条件

为验证所提方法的有效性,针对由3艘欠驱动USV组成的协同系统进行仿真试验,其通信拓扑结构如图3所示。其中,虚拟领航艇编号为USV0,跟随艇编号分别为USV1,USV2,USV3。



仿真中采用的 USV 模型为 Cybership II 模型,该模型为单体船型,其推进系统由 2 个主推进器与 2 个尾舵组成,具体水动力参数见文献 [25]。 各 USV 的初始位置分别为η₁(0)=[3.5 m, 3.5 m,

2025年

 -30°]^T, $\eta_2(0) = [-33.9 \text{ m}, -38.9 \text{ m}, -30^{\circ}]^{T}, \eta_3(0) = [-41 \text{ m}, 46 \text{ m}, -30^{\circ}]^{T}$ 。初始速度均为 $v_i(0) = [0 \text{ m/s}, 0 \text{ m/s}, 0 (^{\circ})/s]^{T}$ 。路径参数的参考速度为 $v_s = 0.5$ 。参数 偏差为 $L = [0, -6, -6]^{T}$ 。不确定动态为 $\Delta M_i = 0.2M_i, \Delta C_i(v_i) = 0.2C_i(v_i), \Delta D_i(v_i) = 0.2D_i(v_i)$ 。风、浪、流等海洋环境引起的外界环境干扰分别设置为 $\tau_{Eui} = (0.1 \sin(0.005\pi t - \pi/5) - 0.1u^2vr)$ N, $\tau_{Evi} = (0.1 \sin(0.005\pi t + \pi/6) - 0.1uv^2r)$ N, $\tau_{Evi} = (0.01 \sin(\pi/3 + 0.005\pi t) - 0.01uv^2)$ N·m。传感器测量噪声协方差设置为 $\mathfrak{R}_i = \text{diag}[(0.1 \text{ m})^2, (0.1 \text{ m})^2, (2.9^{\circ})^2]$ 。

针对本章所设计的 USV 协同路径跟踪复合 抗扰控制方法,选取 KFESO 参数分别为 K_{E1i} = diag(2.0,2.0,3.0), K_{E2i} = diag(0.5,0.5,1.8), K_{E3i} = diag(0.1,0.1,0.4), Θ_i = diag[(10^{-4} m/s^2)², (10^{-4} m/s^2)²]。选取运动学协同控制器参数分别为 $k_{vs} = 0.5, \Delta_i = 5, k_{ui} = 0.1, k_{ri} = 0.5, k_{\thetaxi} = 0.1, k_{\thetaei} = 0.9$ 。 选取动力学控制器参数分别为 K_{ei} = diag(0.1,2.5), ρ_{fi} = diag(1.0,1.0)。

为便于后续阐述,将本文所设计方法命名为 方法1。与此同时,为验证所设计方法的优越性, 设计基于标准 ESO 的抗扰控制方法,并将其作为 对比方法,命名为方法2。其中,标准 ESO 为

$$\hat{\bar{X}}_i = \bar{A}_i \hat{\bar{X}}_i + \bar{B}_i \tau_i + K_{\mathrm{E}i} (\mathbf{y}_i - \bar{C}_i \hat{\bar{X}}_i)$$
(58)

为保证对比分析的公平性,标准 ESO 参数的 设置与 KFESO 相同,且运动学协同控制器和动力 学控制器同方法一。

6.2 结果与分析

图 4 与图 5 为 2 种方法下的实际路径跟踪轨 迹图。从图中可以看出, 2 种方法均能使 3 艘 USV 沿着相应参考路径航行, 并在航行过程中逐渐形 成预设编队队形。与此同时, 各图中的放大子图 可以看出方法 1 的横向偏差最小, 方法 2 则存在











较大幅度抖动。

图 6 为位置误差对比图。从图中可以看出, 2 种方法下纵向、横向与艏向误差的收敛时间相 近。但方法 2 在整个控制周期内存在频率较高的 抖动,且各自由度误差的抖动幅值分别达 0.2 m, 0.2 m 与 0.5 rad。相比之下,方法 1 的误差曲线较 为平滑,且不存在抖动现象。这是由于在方法 2 中,输入进运动学协同控制器中的 USV 位置与姿 态信号仍然存在较大噪声,导致其在控制过程中 响应噪声信号,致使位置/艏向误差存在较高频率 的抖动。上述结果初步体现了方法 1 在存在噪 声、时变环境干扰与模型不确定下的 USV 编队 路径跟踪场景中具有更优的表现。







图 7 所示为 2 种方法下的路径参数与参数协 同误差。从图中可以看出 2 种方法均能够使多艇 协同系统逐步达到预设队形,进一步验证了图 4 与图 5 的结果。然而,方法 2 下的参数协同误差 存在幅值为 0.3 的高频抖动,队形无法稳定,这是 由于方法 2 中的纵向误差受到噪声影响,以致包 含纵向误差的路径参数协同控制律存在高频抖 动,进而无法使参数协同误差收敛至 0。



图 8 为分布式状态观测器估计结果图。由图 可知,各 USV 参考速度估计值均能够在 100 s 内 逐渐收敛至实际值 0.5,且在整个过程中未出现超 调现象,实现了 USV 在仅通过与邻居 USV 进行 信息交互的条件下,估计出虚拟领航艇速度信 息,验证了所设计分布式状态观测器的有效性。



从图 9~图 11 中可以看出方法 2 对 USV 各 阶量的估计值中均存在频率较高的抖动,严重影 响其估计精度。这是由于标准 ESO 存在估计速 度与精度之间的矛盾,增益系数较高会使得其对 应幅频特性在中频段斜率较小,有助于改善其动 态性能,但却增大了 ESO 的带宽,使得对应的幅 频特性在高频段较大,致使其滤波性能变差。此 外,为定量分析 2 种方法下 ESO 对各阶量的估计 精度且不失一般性,给出如表 1~表 3 所示的 USV1 各阶量的估计误差均方值。从表中可以看出,方 法 1 能够显著提高各阶量的估计精度。这是由于 方法 1 在 Kalman 滤波器的作用下,能够对含有噪 声的测量数据进行最优滤波,使得测量数据在输 入进 ESO 前就已削弱高频噪声的影响。

图 12 为 2 种方法下的速度误差对比图。从 图中可以看出,在相应动力学控制律的作用下,



图 9 位置估计误差对比

Fig. 9 Comparison of position estimation errors



Fig. 10 Comparison of velocity estimation errors





表 1 USV1 位置估计误差均方值 Table 1 MSE of position estimation errors for USV1

	1		
方注	北向位置	东向位置	艏向位置
/14	估计误差/m	估计误差/m	估计误差/rad
1	0.018 5	0.023 5	0.016 7
2	0.273 0	0.244 6	0.081 3

2种方法均可以在100s内收敛。然而,方法2下的速度误差存在较高频率的抖动。图13为2种 方法下的控制力(矩)对比图。从图中可以看出, = 1

	1x 4	0511 还反旧归 医左均力值	
- h l - 2	MCE	- f]: 4 4: f U(f	171

USV1 速度估计误差均方值

Table 2 MISE of velocity estimation errors for USV1			
方法	纵向速度	横向速度	转艏角速度
1	0.004 9	0.008 4	0.003 8
2	0.028 2	0.032 2	0.058 2

表 3	USV1	扰动估计误差均方值
12 3	0.5 1	개ッ미미氏도约기묘

Table 3 MSE of disturbance estimation errors for USV1

方法	纵向扰动 估计误差/(m²·s⁻¹)	横向扰动 估计误差/(m²·s)	艏向扰动 估计误差/(rad ² ·s ⁻¹)
1	0.004 9	0.008 4	0.003 8
2	0.028 2	0.032 2	0.058 2

方法 2 的纵向和转艏控制律分别存在幅值为 1.5 与 2.5 的高频振荡。这是由于标准 ESO 未能有效 削弱测量噪声的影响,导致动力学控制器频繁响 应包含噪声的速度估计信号,而方法 1 由于消除 了测量噪声的影响,使得执行器能够平滑变换执 行指令,进而能够有效防止其对噪声信号的响 应,降低其磨损。







7 结 语

本文针对高低频混合多源干扰导致的 USV 无法准确获取状态信息且路径跟踪精度低的问题,提出了一种基于 KFESO 的多艇分布式协同路 径跟踪复合抗扰控制方法。并利用 3 艘 USV 进 行仿真对比试验,验证了该控制方法的有效性。 结果表明,在存在高低频混合多源干扰影响下, 所提方法能够缓解标准 ESO 在估计速度与精度 之间的矛盾,既能够有效去除高频测量噪声,又 可以保证其快速获取 USV 各阶状态量。相较于 基于标准 ESO 的协同路径跟踪控制方法,其能够 避免后端执行器对噪声的频繁响应,且路径跟踪 精度更高,抗扰性能更强。

本文虽然能够有效降低高频测量噪声的影响,但滤波器的参数设置需预先获取噪声的协方差,未来可通过应用自适应理论实现对噪声协方 差的估计,进一步优化该控制方法。

参考文献:

7-17, 31.

- 彭周华,吴文涛,王丹,等. 多无人艇集群协同控制研究 进展与未来趋势 [J]. 中国舰船研究, 2021, 16(1): 51– 64, 82.
 PENG Z H, WU W T, WANG D, et al. Coordinated control of multiple unmanned surface vehicles: recent advances and future trends[J]. Chinese Journal of Ship
- Research, 2021, 16(1): 51-64, 82 (in Chinese). [2] 谢伟, 陶浩, 龚俊斌, 等. 海上无人系统集群发展现状及 关键技术研究进展 [J]. 中国舰船研究, 2021, 16(1):

XIE W, TAO H, GONG J B, et al. Research advances in the development status and key technology of unmanned marine vehicle swarm operation[J]. Chinese Journal of Ship Research, 2021, 16(1): 7–17, 31 (in Chinese).

- [3] WU T, LIU Z J, SHI G Y, et al. Robust adaptive output feedback for the formation control of heterogeneous ships based on a nonlinear extended state observer[J]. Ocean Engineering, 2023, 289: 116235.
- [4] PENG Z H, WANG J, WANG D, et al. An overview of recent advances in coordinated control of multiple autonomous surface vehicles[J]. IEEE Transactions on Industrial Informatics, 2021, 17(2): 732–745.
- [5] PENG Z H, WANG D, WANG H, et al. Coordinated formation pattern control of multiple marine surface vehicles with model uncertainty and time-varying ocean currents[J]. Neural Computing and Applications, 2014, 25(7): 1771–1783.
- [6] ZHANG G Q, HUANG C F, LI J Q, et al. Constrained coordinated path-following control for underactuated surface vessels with the disturbance rejection mechanism[J]. Ocean Engineering, 2020, 196: 106725.
- [7] IHLE I A F, ARCAK M, FOSSEN T I. Passivity-based designs for synchronized path-following[J]. Automatica, 2007, 43(9): 1508–1518.

第1期

- [8] BORHAUG E, PAVLOV A, PETTERSEN K Y. Integral LOS control for path following of underactuated marine surface vessels in the presence of constant ocean currents[C]//47th IEEE Conference on Decision and Control. Cancun: IEEE, 2008: 4984–4991.
- [9] GHOMMAM J, MNIF F. Coordinated path-following control for a group of underactuated surface vessels[J].
 IEEE Transactions on Industrial Electronics, 2009, 56 (10): 3951–3963.
- [10] LIU L, WANG D, PENG Z H. ESO-based line-of-sight guidance law for path following of underactuated marine surface vehicles with exact sideslip compensation[J]. IEEE Journal of Oceanic Engineering, 2017, 42(2): 477– 487.
- [11] WANG N, SU S F. Finite-time unknown observerbased interactive trajectory tracking control of asymmetric underactuated surface vehicles[J]. IEEE Transactions on Control Systems Technology, 2021, 29(2): 794–803.
- [12] GU N, PENG Z H, WANG D, et al. Antidisturbance coordinated path following control of robotic autonomous surface vehicles: theory and experiment[J]. IEEE/ ASME Transactions on Mechatronics, 2019, 24(5): 2386– 2396.
- [13] LIANG X L, WANG N. Adaptive leader-follower formation for unmanned surface vehicles subject to output constraints[J]. International Journal of Fuzzy Systems, 2020, 22(8): 2493–2503.
- [14] SUN Z J, ZHANG G Q, LU Y, et al. Leader-follower formation control of underactuated surface vehicles based on sliding mode control and parameter estimation[J]. ISA Transactions, 2018, 72: 15–24.
- [15] RIGATOS G, SIANO P, ZERVOS N. A nonlinear H-infinity control approach for autonomous navigation of underactuated vessels[C]//16th International Conference on Control, Automation and Systems. Gyeongju: IEEE, 2016: 1143–1148.
- [16] WANG Y Q, LI T S, PHILIP CHEN C L. Adaptive terminal sliding mode control for formations of underactuated vessels[C]//Third International Conference on Cog-

nitive Systems and Signal Processing. Beijing: Springer, 2017: 27-35.

- [17] PENG Z H, GU N, ZHANG Y, et al. Path-guided timevarying formation control with collision avoidance and connectivity preservation of under-actuated autonomous surface vehicles subject to unknown input gains[J]. Ocean Engineering, 2019, 191: 106501.
- [18] QU X R, LIANG X, HOU Y H. Fuzzy state observerbased cooperative path-following control of autonomous underwater vehicles with unknown dynamics and ocean disturbances[J]. International Journal of Fuzzy Systems, 2021, 23(6): 1849–1859.
- [19] ZHANG G Q, ZHANG C L, LANG L, et al. Practical constrained output feedback formation control of underactuated vehicles via the autonomous dynamic logic guidance[J]. Journal of the Franklin Institute, 2021, 358 (13): 6566–6591.
- [20] YU L L, FU M Y. A robust finite-time output feedback control scheme for marine surface vehicles formation[J]. IEEE Access, 2018, 6: 41291–41301.
- [21] CHANG S P, WANG Y J, ZUO Z Q, et al. Fixed-time formation control for wheeled mobile robots with prescribed performance[J]. IEEE Transactions on Control Systems Technology, 2022, 30(2): 844–851.
- [22] FU M Y, LING L L, LI M Y, et al. Synchronization control of multiple surface vessels without velocity measurements[C]//2015 IEEE International Conference on Mechatronics and Automation. Beijing: IEEE, 2015: 643–648.
- [23] ZHANG H W, LEWIS F L. Adaptive cooperative tracking control of higher-order nonlinear systems with unknown dynamics[J]. Automatica, 2012, 48(7): 1432–1439.
- [24] DENG H, KRSTIć M. Stochastic nonlinear stabilization —I: a backstepping design[J]. Systems & Control Letters, 1997, 32(3): 143–150.
- [25] SKJETNE R, FOSSEN T I, KOKOTOVIĆ P V. Adaptive maneuvering, with experiments, for a model ship in a marine control laboratory[J]. Automatica, 2005, 41(2): 289–298.

KFESO-based composite anti-disturbance control for distributed cooperative path following of unmanned surface vehicles

CHEN Haoyu¹, XU Haixiang^{*2}, WEI Xiao¹, WANG Jian¹, CHEN Wei¹

1 China Ship Development and Design Center, Wuhan 430064, China

2 School of Naval Architecture, Ocean and Energy Power Engineering, Wuhan University of Technology,

Wuhan 430063, China

Abstract: [Objective] Due to mixed-frequency multi-source disturbances, unmanned surface vehicles (USVs) encounter challenges in accurately capturing state information and ensuring path-tracking precision. To address this issue, a composite anti-disturbance control method based on an extended state observer combined with Kalman filter (KFESO) is proposed for distributed cooperative path following of multiple USVs. [Methods] Firstly, an extended state observer combined with Kalman filter is constructed to estimate the state variables and lumped disturbances of USVs. Secondly, a distributed state observer is designed to obtain the speed information of the virtual leader. Based on the consistency theory and the line-of-sight guidance law, a kinematic cooperative controller is designed by combining the output of the KFESO and the estimated reference speed. Furthermore, a kinetic anti-disturbance controller is designed using the backstepping method and the dynamic surface control technique. The Lyapunov stability theory is employed to prove that all error signals in the control system are uniformly ultimately bounded. [Results] Simulation experiments show that the proposed method can accurately obtain the states of USVs. Under mixed-frequency multi-source disturbances, compared with the standard ESO-based control method, it has higher tracking precision and stronger anti-disturbance ability. Regarding path tracking trajectories, the proposed method achieves reduced lateral deviations and more stable trajectories. For position errors, the convergence times are comparable, but the proposed method effectively eliminates oscillations. In terms of path parameter coordination error, the proposed method can stabilize the formation, whereas the comparison method suffers from high-frequency oscillations. In terms of state estimation accuracy, the proposed method significantly improves the estimation accuracy of various state variables, enables the distributed state observer to effectively estimate the speed of the virtual leader, and achieves smaller errors in speed and control force (moment), effectively mitigating the frequent actuator response to noise. [Conclusion] This method can resolve the trade-off between estimation speed and accuracy in ESO, and improve the precision of multi-USV cooperative path following.

Key words: unmanned vehicles; distributed coordinated path following; multi-source disturbance; motion control; maneuverability