

中国科学引文数据库(CSCD)
 中文科技期刊数据库
 中国核心期刊(遴选)数据库
 日本科学技术振兴机构数据库(JST)

・中国学术期刊(网络版)(CNKI) ・中国学术期刊综合评价数据库(CAJCED) ・中国提星期刊城出版平台

基于B1C新信号的BDS/INS深组合改进的跟踪环路设计

李忠盼,韩培俊,赵冬青,刘建松,李 征

Design of BDS / INS deep combination improved tracking loop based on B1C new signal

LI Zhongpan, HAN Peijun, ZHAO Dongqing, LIU Jiansong, and LI Zheng

引用本文:

李忠盼, 韩培俊, 赵冬青, 等. 基于B1C新信号的BDS/INS深组合改进的跟踪环路设计[J]. 全球定位系统, 2021, 46(5): 99-103. DOI: 10.12265/j.gnss.2021041101

LI Zhongpan, HAN Peijun, ZHAO Dongqing, et al. Design of BDS / INS deep combination improved tracking loop based on B1C new signal[J]. Gnss World of China, 2021, 46(5): 99–103. DOI: 10.12265/j.gnss.2021041101

在线阅读 View online: https://doi.org/10.12265/j.gnss.2021041101

您可能感兴趣的其他文章

Articles you may be interested in

基于EKF的北斗B1C信号数据/导频联合跟踪方法

Data/pilot joint tracking method of BeiDou B1C signal based on extended Kalman filter 全球定位系统. 2020, 45(6): 1-9

北斗B1C信号联合捕获策略

Joint acquisition strategy for BDS B1C signal

全球定位系统. 2020, 45(4): 101-108

一种用于BDS-3接收机工程实现的两级B1C信号捕获技术

A novel engineering implementation technique for acquiring B1C signal in the BeiDou-3 receiver 全球定位系统. 2019, 44(1): 1-9

基于矢量跟踪的GNSS / SINS相干深组合系统研究

Research of Coherent Deep Integrated Navigation System Based on Vector Tracking 全球定位系统. 2017, 42(2): 44–49

基于SoC的导航接收机闭环跟踪环路设计与实现

Design and implementation of closed tracking loop of navigation receiver based on SoC 全球定位系统. 2021, 46(3): 72-77, 103

GNSS / INS紧组合最大熵卡尔曼滤波算法

Maximum correntropy Kalman filter for GNSS / INS tightly-coupled integration 全球定位系统. 2020, 45(4): 1-8



关注微信公众号,获得更多资讯信息

DOI: 10.12265/j.gnss.2021041101

基于 B1C 新信号的 BDS/INS 深组合改进的 跟踪环路设计

李忠盼1.2,韩培俊1,赵冬青2,刘建松1,李征1

(1.96944 部队,北京 100000; 2. 信息工程大学, 郑州 450000)

摘 要:针对北斗卫星导航系统/惯性导航系统(BDS/INS)的深组合定位系统,提出了一种 利用惯性导航系统 (INS) 辅助 B1C 正交分量的信号跟踪算法, 以解决定位过程中信号较弱致深 组合定位系统失锁的问题.该算法使用了考虑 INS 数据的卡尔曼滤波算法,并同时利用导频分 量和数据分量构成本地码,对信号进行跟踪.由该算法对实测数据计算,并利用传统算法进行对 比,可以得出在弱信号的环境下跟踪环路较为稳定,伪距精度较高.

关键词: B1C 信号;北斗卫星导航系统/惯性导航系统 (BDS/INS) 深组合;信号跟踪环路;卡尔曼滤 波;正交分量

中图分类号:P228.4 文献标志码: A

引 言 0

目前,随着北斗卫星导航系统 (BDS) 全面组网成 功,对新信号的研究和利用已经成为国内外的研究热 点之一. 在卫星信号强度较差的环境中, 如何得到一 个较为准确且高实时率的位置及姿态信息是亟待解 决的问题,利用惯性导航系统 (INS) 辅助全球卫星导 航系统 (GNSS) 进行组合导航是解决这个问题的重 要方法之一.

深组合系统将 GNSS 和 INS 在信号层面进行结 合,这种结合方式可以在弱信号的环境下提供稳定、 可靠的定位结果,并在一定程度上提高观测值质量. 深组合是伴随着早期 GPS 系统的发展而逐渐产生和 发展的一门技术^{III},国内外学者均对此展开了深入的 研究.金东阳等^[2]提出了一种改进的通道滤波器数学 模型,通过去除通道滤波器中信号幅值状态变量,增 加载波相位变化率加速度误差,提高了定位精度,但 是该方法在去除通道滤波器中信号幅值状态变量后, 会导致信噪比 (SNR) 有所损耗, 因此必须要在较好 地观测环境下才能有效. 王睿等[3] 设计了一种基于渐 消记忆指数加权的自适应量测噪声估计器,实时估计 和修正噪声统计量并自适应调节估计周期,因此在定 位精度上比一般的无迹卡尔曼滤波 (UKF) 算法有所

收稿日期:2021-04-11 通信作者:李忠盼 E-mail: 724136242@qq.com 文章编号:1008-9268(2021)05-0099-05

提升,捕获速度也有明显加快,但是该算法只能运用 于低速、通视较好地环境下,当环境恶劣时仍会快速 失锁. 丁翠玲等 4 设计了一种适用于级联式深组合的 矢量跟踪算法,通过分析各跟踪误差与鉴别器输出之 间的关系,搭建了预滤波器动态模型.在高动态环境 下,相较于标量跟踪算法具有更好地码相位和载波频 率跟踪性能.

白玉栋等^[5]对 GNSS 民用频点的弱信号接收技 术进行实验得到了弱信号在 SNR 极差环境下的定位 结果,虽利用全比特补零的算法进行计算,定位结果 依旧较差. 文献 [6] 把超紧组合技术应用于高动态、 弱信号环境下. 文献 [7-8] 重点研究了数据融合中的 非线性问题,并进行了仿真实验.

为此文中将通过 INS 辅助 BDS 的深组合算法在 动态、弱信号复杂场景下的定位情况进行研究,将主 要深入信号的跟踪环路,在原有的卡尔曼跟踪环路的 前提下,利用 INS 信息对接收到的中频数据进行改 善,同时使用导频和数据分量依据其功率构建本地相 关码,对信号进行解码,并对最终结果进行定位.使 用 INS 辅助及正交码构成环路的目的是在弱信号和 动态性较大的情况下,提高环路稳定性,降低失锁概 率,改善数据内部噪声情况,并在保证环路更新频率 的情况下,提高最终的定位精度.

1 INS 辅助卡尔曼滤波跟踪环原理

传统跟踪环路在低速且 SNR 较好的情况下,能 得到较为精确的定位结果. 但是在恶劣环境或者高动 态的情况下,载波相位值的瞬时变化较大,利用卡尔 曼滤波可以有效地解决这个问题. 而使用 INS 对卡尔 曼滤波约束,可以延缓最终失锁时间.图1为INS辅 助卡尔曼滤波跟踪环路基本原理图.





1.1 卡尔曼滤波基本原理

基本的卡尔曼滤波由状态和量测方程构成[9-10]:

$$\begin{aligned} \mathbf{X}_{k} &= \boldsymbol{\Phi} \mathbf{X}_{k,k-1} + \boldsymbol{\Gamma}_{k,k-1} \mathbf{W}_{k-1} \\ \mathbf{Z}_{k} &= \mathbf{H}_{k} \mathbf{X}_{k} + \mathbf{V}_{k} \end{aligned}$$
(1)

式中: X_k 和 Z_k 分别为 k 时刻的状态向量和观测向量; Φ为系统的状态转移矩阵; Γ_k 为噪声矩阵; V_k 、 W_{k-1} 和 H_k 分别为观测噪声矩阵、系统的过程噪声矩 阵和观测矩阵.

进行卡尔曼滤波分为以下6步:

1) 首先计算 k 时刻预测的状态向量

$$\overline{X}_{k} = \boldsymbol{\Phi}_{k,k-1} \hat{X}_{k-1}; \tag{2}$$

2) 计算该时刻对应状态向量对应的协方差矩阵

$$\boldsymbol{\Sigma}_{\overline{\boldsymbol{X}}_{k}} = \boldsymbol{\Phi}_{k,k-1} \boldsymbol{\Sigma}_{\hat{\boldsymbol{X}}_{k-1}} \boldsymbol{\Phi}^{\mathrm{T}}_{k,k-1} + \boldsymbol{\Sigma}_{\boldsymbol{W}_{k}} = \boldsymbol{P}_{\overline{\boldsymbol{X}}_{k}}^{-1}; \qquad (3)$$

3) 计算速度向量及其协方差矩阵

$$\overline{V}_{k} = A_{k}\overline{X}_{k} - L_{k},$$

$$\Sigma_{\overline{V}_{k}} = A_{k}\Sigma_{\overline{X}_{k}}A_{k}^{\mathrm{T}} + \Sigma_{k};$$
(4)

4) 计算增益矩阵

$$\boldsymbol{K}_{k} = \boldsymbol{\varPhi}_{k,k-1} \boldsymbol{A}_{k} \boldsymbol{\varSigma}^{-1}_{\overline{\boldsymbol{V}}_{k}}; \qquad (5)$$

5) 更新状态估值

$$\hat{X}_k = \overline{X}_k - K_k \overline{V}_k; \tag{6}$$

6) 计算新的协方差矩阵

$$\boldsymbol{\Sigma}_{\hat{\boldsymbol{X}}} = (\boldsymbol{I} - \boldsymbol{K}_k \boldsymbol{A}_k) \boldsymbol{\Sigma}_{\overline{\boldsymbol{X}}_{k-1}} (\boldsymbol{I} - \boldsymbol{A}_k^{\mathrm{T}} \boldsymbol{K}_k^{\mathrm{T}}) + \boldsymbol{K}_k \boldsymbol{\Sigma}_k \boldsymbol{K}_k^{\mathrm{T}}.$$
 (7)

之后重复步骤计算下一个历元.

1.2 INS 辅助跟踪环路卡尔曼滤波构建

用卡尔曼滤波来进行环路跟踪时,能根据加速度 的变化动态调节环路带宽大小,但是若短时间内信号 失锁或因为速度变化过大,导致多普勒值不稳定,使 用的匀加速卡尔曼滤波模型也无法对信号进行跟踪, 使用 INS 对卡尔曼滤波跟踪环路进行辅助能较为有 效地解决这个问题.

因为卫星在运动过程中,短时间内可以看成匀速 运动过程. 而载体速度是变加速的, 具有随机性, 很难 确定其系数阵系数,在这里使用匀加速模型进行替代. 因此其状态转移矩阵如式(8)表示:

$$\begin{pmatrix} \varphi \\ f \\ \dot{f} \end{pmatrix}_{k+1} = \begin{bmatrix} 1 & \Delta t & \Delta t^2 \\ 0 & 1 & \Delta t \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \varphi \\ f \\ \dot{f} \end{bmatrix}_k - \begin{bmatrix} \Delta t \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix} N_{\varphi}.$$
 (8)

式中: φ为载波相位值; f为当前时刻的多普勒频移 值;f为多普勒频移值的变化量.因为计算相位值使 用了式(8),因此导航电文的跳变因为两者相除,被相 互抵消.

依据上述公式 可得其量测模型为

$$\varphi_{k+1} = \begin{bmatrix} 1, & \frac{\Delta t}{2}, & \frac{\Delta t^2}{6} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \varphi \\ f \\ \dot{f} \end{bmatrix}_k - \frac{\Delta t}{2} N_{\varphi} + v_{k+1}.$$
(9)

其中,多普勒频移的初值由捕获得到,量测噪声的初 值为 0.114 rad.

利用 INS 辅助跟踪环路时, INS 利用上一个历 元 INS 自身推估的位置或者由接收机计算出的位 置,结合其姿态信息和加速度信息.计算当前时刻的 位置和姿态信息,依据广播星历计算出接收机至相应 卫星的伪距值,将其反馈给跟踪环路的卡尔曼滤波阵 中,从而提高系统的稳定性,公式如式(10)所示:

$$\rho_1 = \left[(x_{r_1} - x_{\text{sat1}}) \right]^2 + \left[(y_{r_1} - y_{\text{sat1}}) \right]^2 + \left[(z_{r_1} - z_{\text{sat1}}) \right]^2.$$
(10)

式中: ρ_1 为跟踪卫星到接收机位置的伪距值; $(x_{r_1}, y_{r_1}, z_{r_1})$ 和 $(x_{sat1}, y_{sat1}, z_{sat1})$ 分别为接收机和卫星在 WGS-84 坐标系下的坐标.

在真实时刻接收机所得到的伪距值为

$$\rho = r_i + c\delta t_u + v_{pi}. \tag{11}$$

式中: ρ 为接收机测量所得的伪距; r_i 为伪距实际值; v"为测量噪声.

由式(10)~(11)可得观测方程为

$$\delta \rho = e_1 \delta x + e_2 \delta y + e_3 \delta z + c \delta t_u + v_{pi}.$$
 (12)

式中,

$$e = \frac{x - x_i}{r_i}.$$
(13)

计算出伪距率之后就可以将其与接收机卡尔曼 滤波的跟踪环路计算出的伪距率进行平差,从而获得 最优的伪距值.

2 B1C 跟踪环路构建及情况分析

2.1 B1C 跟踪环路构建

利用 B1C 信号构建的信号跟踪环路具有较为优 良的特性,因为 B1C 具有导频分量和数据分量两个 信号支路.因此在进行载波和伪距的跟踪时,不需要 使用损耗 SNR 的 Costas 环而可以使用更为优良的纯 锁相环或是导频分量和数据分量混合计算的双支路, 进而获得精度更高的载波和伪距值.

使用经过捕获得到的多普勒值和伪码位置之后, 需要对其进行信号跟踪,从而获得相应的载波值和伪 距值:

 1)首先对基本参数进行初始化,包括载波相位 初值、码相位初值、遗留码片个数等;

2) 在进行跟踪环路处理同时使用了导频分量和 数据分量两个分量的数据,因此其具体结构为

$$R = C_{\text{pilot}} * \text{BOC}(6,1) + (D \cdot C_{\text{data}} \cdot \text{BOC}(1,1) + C_{\text{pilot}} * \text{BOC}(1,1)) \cdot j.$$
(14)

式中: *R*为数据; *C*_{pilot}为导频测距码; BOC(6,1)和 BOC(1,1)代表信号调制方式; *D*为数据电文; *C*_{data}为 数据测距码.

3) 因为 B1C 信号需要至少 32.736 MHz 的采样率 才能捕获成功, 因此在跟踪阶段的数据也对应此采样 率. 需要对跟踪阶段的信号进行下变频, 并分别与本 地生成的测距码相乘. 信号在发出时导频和数据分量 的功率比为 29:4, 因此这里与下变频之后的数据相乘 也以 29:4 的比例构成实部、虚部.

4) 对上一步所得的数据进行积分,并分别通过 锁相环和码环.之后计算其相位变化值和伪距变化值.

5) 之后对环路是否锁定进行检测:

$$BW_{\text{gain}} = 10 \cdot \lg\left(\frac{1}{T}\right); \tag{15}$$

$$\operatorname{Acc}_{I} = \operatorname{Acc}_{I} \frac{255}{256} + \frac{\operatorname{abs}(I)}{256};$$

$$\operatorname{Acc}_{Q} = \operatorname{Acc}_{Q} \frac{255}{256} + \frac{\operatorname{abs}(Q)}{256};$$
 (16)

$$temp = 10 \cdot \lg \left(\frac{\operatorname{Acc}_{l}^{2} - \operatorname{Acc}_{Q}^{2}}{\operatorname{Acc}_{Q}^{2}} \right) + BW_{\operatorname{gain}} - 3\operatorname{CNO} = \operatorname{real}(temp);$$
(17)

$$PLL_{lock} = \frac{Acc_I^2 - Acc_Q^2}{Acc_I^2 + Acc_Q^2}.$$
 (18)

式(15)计算噪声基底,即噪声的均值SNR.式

(16) 计算 I、Q 支路的积分值.式 (17) 计算 B1C 信号 相应卫星的 SNR. 最后式 (18) 计算锁相环的锁值.若 该值大于 0.9,则证明锁定成功.若该值小于 0.9, 需对 跟踪环路重新锁定.

6) 若信号锁定成功,则持续进行跟踪模式.并逐 渐将其牵入窄相关.即PLL_{lock}值小于 0.7.

7) 记录卫星载波及伪距直至采集信号末端.

2.2 环路跟踪情况分析

因为实验数据采集时,卫星数量较少且无法满足 定位的要求,因此在环路跟踪情况分析时未对其进行 位置定位.

首先记录其环路跟踪情况.

2.3 B1C 跟踪环路跟踪情况分析

图 2 和图 3 分别为 BDS 29 号卫星 B1C 信号在 20 s 内的锁相环锁定值和 SNR 值的变化图, 由图 2~3 可知, 锁相环值和 SNR 值只有在刚开始的时候处于 较低的位置, 在环路锁定后始终处于一个捕获最佳环 路锁定值和 SNR 附近, 且并没有因为运动的原因导 致其失锁的情况.



2.4 B1C 导航电文情况和伪距精度分析

图 4~5 为对 B1C 导航电文和伪距误差值变化 进行了分析,图 4 为 B1C 导航电文比特图,图 5 为 B1C 伪距值变化图. 由图 4 可知, B1C 导航电文成功解码, 除刚开始未跟踪成功之外, 之后都在±4 000 的位置来回波动. 由图 5 可知, B1C 第 29 号星其误差基本在 0.273 8 m 之间来回波动, 除刚开始的时候未跟踪成功之外, 误差基本在允许范围之内且情况良好.



图 4 B1C 导航电文比特图





由此可知 B1C 信号伪距精度较高及导航电文效 果较好,但因为实验数据采集时卫星数量有限无法满 足最低的四星定位要求,因此这里无法给出定位精度 分析,且后续也未对跟踪环路做出优化.

3 结束语

本文作者首先对接收机的传统跟踪环路和最近 结合卡尔曼滤波模型所提出的跟踪环路基本原理进 行了阐述,然后对 B1C 信号进行分析,结合该信号存 在正交分路且两者构造不同的特点,对跟踪环路进行 了优化,并通过采集的数据对其进行分析处理,成功 获得了跟踪后的信号处理结果,从结果可以看出信号 成功捕获,导航电文解调正常且伪距误差情况较为良 好.下一步会采集长时间数据对其定位精度进行分析.

参考文献

- [1] 牛小骥, 班亚龙, 张提升, 等. GNSS/INS深组合技术研究进展与展望[J]. 航空学报, 2016, 37(10): 2895-2908.
- [2] 金东阳,刘党辉,夏长峰.一种改进的GNSS/INS非相干深 组合导航[J]. 全球定位系统, 2014, 39(6): 19-23, 28.
- [3] 王睿,黄清华,李世玲.自适应UKF算法在GNSS/INS深组 合系统中的应用[J]. 太赫兹科学与电子信息学报, 2019, 17(2): 221-226.
- [4] 丁翠玲, 陈帅, 刘亚玲. 一种基于预滤波器的矢量跟踪算法[J]. 电光与控制, 2016, 23(5): 42-44, 59.
- [5] 白玉栋, 彭少磊. 弱信号GNSS接收机技术研究[J]. 数字技 术与应用, 2018, 36(4): 119-120.
- [6] LI D, WANG J L. Performance analysis of the ultra-tight GPS/INS integration based on an improved Kalman filter design for tracking loops[C]//International Global Navigation Satellite Systems Society Symposium, 2006: 113.
- BABU S R, WANG J L. Ultra-tight GPS/INS/PL integration: a system concept and performance analysis[J]. GPS solutions, 2009, 13(1): 75-82. DOI: 10.1007/s10291-008-0097-9
- [8] BABU S R. Ultra-tight integration of GPS/pesudolites/INS: system design and performance analysis[D/OL]. [2021-03-15]. Sydney: University of New South Wales, 2006. http:// unsworks.unsw.edu.au/fapi/datastream/unsworks:4716/SOUR CE02
- [9] 杨元喜. 动态系统的抗差Kaliman滤波[J]. 解放军测绘学院 学报, 1997, 14(2): 79-84.
- [10] 杨元喜. 自适应动态导航定位[M]. 北京: 测绘出版社, 2006.

作者简介

李忠盼 (1994—), 男, 硕士, 助理工程师, 研究方 向为 GNSS/INS 信号处理.

韩培俊 (1994—),男,助理工程师,研究方向为 大地测量及导航定位.

赵冬青 (1976—), 男,博士,教授,研究方向为大 地测量及导航定位.

103

Design of BDS / INS deep combination improved tracking loop based on B1C new signal

LI Zhongpan^{1,2}, HAN Peijun¹, ZHAO Dongqing², LIU Jiansong¹, LI Zheng¹ (1. 96944 Army, Beijing 100000, China;

2. University of Information Engineering, Zhengzhou 450000, China)

Abstract: Aiming at the BeiDou Navigation Satellite System/inertial navigation system (BDS/INS) deep integrated positioning system, a signal tracking algorithm using inertial nartgation system (INS) assisted B1C orthogonal component is proposed to solve the problem of lock-out of the deep integrated positioning system caused by weak signal in the positioning process. The algorithm uses the Kalman filter algorithm considering the inertial navigation data, at the same time, it uses the pilot component and data component to form a local code to track the signal. The algorithm is used to calculate the measured data, and compared with the traditional algorithm. It can be concluded that the tracking loop is more stable in the weak signal environment, the positioning accuracy is significantly improved, and the pseudo range also has a higher accuracy.

Keywords: B1C signal; BeiDou Navigation Satellite System/inertial navigation system (BDS/INS) deep combination; signal tracking loop; Kalman filter; orthogonal component