



رهگیری هدف با اندازه‌گیری سمت و فرکانس با استفاده از فیلتر کالمن توسعه یافته تطبیقی اصلاح شده

سید حامد هاشمی^۱، علیرضا الفی^۲

^۱کارشناسی ارشد مهندسی برق-کنترل، دانشکده مهندسی برق و رباتیک، دانشگاه صنعتی شاهرود، Hamedhashemi1371@gmail.com
^۲دانشیار، دانشکده مهندسی برق و رباتیک، دانشگاه صنعتی شاهرود، a_alfi@shahroodut.ac.ir

پذیرش: ۱۳۹۷/۳/۳۱

ویرایش دوم: ۱۳۹۷/۲/۱۷

ویرایش اول: ۱۳۹۶/۶/۱۷

دریافت: ۱۳۹۶/۳/۳۱

چکیده: هدف از رهگیری با اندازه‌گیری سمت و فرکانس به عنوان یک مساله رهگیری غیرفعال تخمین سرعت و مکان هدف با استفاده از سیگنال ناشی شده از خود هدف می‌باشد. مشکل اصلی این نوع رهگیری وجود معادلات اندازه‌گیری غیرخطی است که برای حل آن، روش‌های متفاوتی از جمله استفاده از فیلتر کالمن توسعه یافته پیشنهاد شده است که این فیلتر دارای مشکلاتی از قبیل بایاس در تخمین پارامترها و وابستگی به شرایط اولیه است. در این مقاله ابتدا روش جدیدی به منظور فراهم آوردن شرایط اولیه مناسب برای فیلتر ارائه می‌شود. سپس، برای کاهش بایاس با الهام گرفتن از فیلتر کالمن توسعه یافته اصلاح شده، فیلتر کالمن توسعه یافته تطبیقی اصلاح شده پیشنهاد می‌شود که در آن ماتریس‌های کوواریانس نویز اندازه‌گیری و نویز سیستم به صورت برخط و همزمان بهروز می‌شوند. در نهایت، عملکرد فیلتر پیشنهادی با فیلتر کالمن توسعه یافته استاندارد، فیلتر کالمن توسعه یافته تطبیقی و فیلتر کالمن بی‌ریشه مقایسه می‌شود. نتایج نشان‌دهنده عملکرد مناسب فیلتر پیشنهادی در مساله تحت مطالعه است.

کلمات کلیدی: رهگیری، اثر دابلر، فیلتر کالمن توسعه یافته، تخمین.

Target Tracking with Bearing and Frequency Measurements using Adaptive Modified Covariance Extended Kalman Filter

Seyyed Hamed Hashemi, Alireza Alfi

Abstract: The goal of the Doppler and Bearing Tracking (DBT) as a kind of passive target tracking problem is to estimate the position and velocity of the target using its transmitted signal. The main problem of this kind of target tracking is nonlinearity of the measurement equations. In order to solve this problem, different approaches have been reported in the literature, such as extended Kalman filter. However, bias and dependence on the initial conditions are the key shortcomings of such filters. In this paper, first, a novel technique is proposed to provide an appropriate initial condition for the filter. Then, inspired by the modified covariance extended Kalman filter, a new adaptive extended Kalman filter is introduced. Here, the measurement and the process noise covariances are updated simultaneously for reducing the bias effects. Finally, the performance of the proposed filter is compared with the standard extended Kalman filter, adaptive extended Kalman filter and unscented Kalman filter. Results show the good performance of the proposed filter in the problem under study.

Keywords: Target tracking, Doppler shift, Extended Kalman filter, Estimation.

۱- مقدمه

که برای حل این مشکل روش های تطبیقی متفاوتی برای تنظیم بر خط ماتریس های کوواریانس نویز سیستم و نویز اندازه گیری ارائه شده است. در [۱۲]، با استفاده از روش دنباله ابداع^۱ ضرب تطبیقی برای تنظیم ماتریس کوواریانس نویز اندازه گیری ارائه شده است. در [۱۳]، روش دنباله اندازه گیری جدیدی به منظور تنظیم ماتریس کوواریانس نویز سیستم پیشنهاد شده است. در مراجع [۱۴، ۱۵، ۱۶]، به منظور عملکرد مناسب فیلتر، ماتریس های کوواریانس نویز اندازه گیری و نویز سیستم تنظیم شده اند. در [۱۴] و [۱۵] برای تنظیم ماتریس های کوواریانس به ترتیب از روش تطبیق کوواریانس^۲ و حداقل شباهت^۳ استفاده شده است. در [۱۶]، با استفاده از روش سریع ترین سقوط یک روش بازگشتی برای تنظیم بر خط ماتریس-های کوواریانس نویز اندازه گیری و نویز سیستم مطرح گردیده است که البته مشکل این روش، انتخاب شرایط اولیه مناسب برای الگوریتم بازگشتی است. همچنین در [۱۷]، از منطق فازی برای تنظیم ماتریس کوواریانس نویز اندازه گیری بهره برده است. هرچند استفاده از منطق فازی برای تنظیم فیلتر کالمن بسیار استفاده شده که از جمله می توان به [۱۸-۲۰] اشاره کرد، ولی مشکل اصلی در استفاده از منطق فازی برای تنظیم فیلتر کالمن عدم تضمین پایداری آن است. وابستگی به شرایط اولیه نیز از جمله معایب دیگر فیلتر کالمن است که در صورت عدم اعمال شرایط اولیه مناسب به فیلتر، امکان واگرایی آن وجود دارد [۲۱].

با توجه به آنچه که بیان شد، هدف اصلی این مقاله ارائه روشی برای حل مشکلات فیلتر کالمن توسعه یافته است. بدین منظور استفاده از الگوریتم فیلتر کالمن توسعه یافته اصلاح شده^۴ پیشنهاد می شود [۲۲]. در این روش با محاسبه مجدد ماتریس ژاکوبین اندازه گیری در لحظه بعد از تخمین، ماتریس کوواریانس و بهره فیلتر کالمن مجدد محاسبه می شود که تا حدودی بایاس ناشی از خطی سازی را کاهش می دهد. لذا در این مقاله با استفاده از این فیلتر، فیلتر کالمن توسعه یافته تطبیقی اصلاح شده پیشنهاد می شود که در آن با نظر گرفتن جمله مرتبه دوم سری تیلور در محاسبه ماتریس اندازه گیری سعی می شود بایاس ناشی از خطی سازی در فیلتر کالمن توسعه یافته اصلاح شده کاهش یابد. همچنین ضرب تطبیقی برای تنظیم ماتریس کوواریانس نویز اندازه گیری بر اساس روش دنباله ابداع ارائه می شود تا با تطبیق برخط این ماتریس بایاس ناشی از انتخاب نامناسب این ماتریس و تاثیر اختشاش وارد از حسگر کاهش یابد. همچنین، ضرب تطبیق جدیدی بر اساس اختلاف تخمین و پیش بینی برای تنظیم ماتریس کوواریانس نویز سیستم ارائه می شود تا با تنظیم این ماتریس پیش-بینی فیلتر بهبود یابد. در ضمن، به منظور ایجاد شرایط اولیه مناسب برای فیلتر کالمن، روش جدیدی ارائه می شود که در آن با استفاده از فیلتر کالمن اضافی و الگوریتم ژنتیک شرایط اولیه مناسب برای فیلتر کالمن اصلی برای تخمین پارامترها ایجاد می شود. در این مقاله در بخش دوم تعریف مسئله

رهگیری هدف با اندازه گیری سمت و فرکانس با استفاده از سیگنال ناشی شده از خود هدف است. چنانچه در رهگیری غیرفعال فقط سمت هدف اندازه گیری شود، به این مسئله رهگیری تنها با اندازه گیری سمت^۵ گفته می شود. از آنجا که سیگنال ناشی از هدف دارای تن های فرکانسی نیز هست، با استفاده از این تن های فرکانسی و اثر دابلر به همراه سمت اندازه گیری شده، روش دیگری در رهگیری غیرفعال ارائه گردید که اصطلاحاً رهگیری با استفاده از اندازه گیری سمت و فرکانس^۶ شناخته می شود [۱]. در رهگیری با استفاده از اندازه گیری تنها سمت، روینگر نیاز به مانور دارد تا بتواند رویت پذیری را تضمین کند و به تخمین پارامترهای هدف پردازد. ولی در رهگیری با استفاده از اندازه گیری سمت و فرکانس بهدلیل اندازه گیری فرکانس، مسئله رویت پذیر بوده و روینگر بدون نیاز به مانور می تواند پارامترهای هدف را تخمین بزند. اما مشکلی که در این روش وجود دارد این است که معادلات اندازه گیری در این روش غیرخطی هستند که برای حل این مشکل روش های مختلفی پیشنهاد شده است. یکی از این روش ها، استفاده از روش شبه خطی است [۲] که در آن با استفاده از معادلات شبه خطی، ماتریس های اندازه گیری تشکیل شده و سپس تخمین پارامترهای هدف انجام می شود. هرچند، مشکلی که در این روش وجود دارد بایاس در تخمین پارامترهاست. روش دیگر استفاده از روش متغیر ابزاری است [۳]. در این روش ابتدا با استفاده از معادلات شبه-خطی، ماتریس اندازه گیری تشکیل شده و سپس با ضرب آن در ماتریس ضرایب وزنی عمل تخمین انجام می شود که در این روش بایاس تخمین به خوبی کاهش می یابد، ولی الگوریتم این روش به صورت دسته ای^۷ بوده و امکان تخمین برخط پارامترها وجود ندارد. روش دیگر استفاده از حداقل شباهت است [۴] که توانسته بایاس تخمین را کاهش دهد ولی دارای پیچیدگی های محاسباتی و حجم بالای محاسبات است. هرچند استفاده از روش متغیر ابزاری بازگشتی [۵] و الگوریتم بازگشتی بدون بایاس [۶]، بایاس تخمین را کاهش داده اند، ولی این روش ها به شرایط اولیه و بسته هستند و زمان تخمین پارامترها در این روش ها بالاست. استفاده از انواع مختلف فیلتر کالمن برای حل این مسئله نیز رایج است که از جمله می توان به فیلتر کالمن بی ریشه تکرار شده [۷]، فیلتر کالمن بی ریشه [۸]، فیلتر کالمن بی ریشه توسعه یافته شعاعی [۹] و فیلتر کالمن توسعه یافته [۱۰] اشاره کرد. همچنین در [۱۱]، از فیلتر ذره ای برای حل این مسئله استفاده شده است. با این حال، یکی از عده مشکلات استفاده از فیلتر کالمن توسعه یافته بایاس در تخمین پارامترهای است که یکی از عوامل ایجاد آن خطی سازی معادلات غیرخطی با استفاده از سری تیلور و عدم درنظر گرفتن جملات مرتبه بالاتر آن است. عامل دیگر ایجاد بایاس عدم شناخت از ماتریس های کوواریانس نویز سیستم و کوواریانس نویز اندازه گیری است،

^۱ Covariance Matching

^۲ Maximum likelihood

^۳ Modified Covariance Extended Kalman Filter

^۴ Bearing Only Tracking

^۵ Doppler and Bearing Tracking

^۶ Batch

^۷ Innovation Sequence

۳- فیلتر کالمن توسعه یافته اصلاح شده

فیلتر کالمن یک الگوریتم بازگشتی برای تخمین پارامترها به صورت برخط است که اولین بار توسط کالمن ارائه شده است [۲۳]. سیستم خطی گسته زیر را در نظر بگیرید.

$$\begin{aligned} x(t) &= Fx(t-1) + w(t) \\ Z(t) &= Hx(t) + v(t) \end{aligned} \quad (6)$$

که در آن $x(t)$ بردار حالت با ابعاد $n \times 1$ و F $n \times n$ ماتریس انتقال حالت، $Z(t)$ بردار $m \times 1$ اندازه گیری و H ماتریس $m \times n$ اندازه گیری و $w(t)$ نویز پرسه و $v(t)$ نویز اندازه گیری که هر دو آنها نویز سفید گوسی با میانگین صفر و واریانس مشخص می‌باشند که به ترتیب دارای ماتریس‌های کوواریانس Q و R می‌باشند.

الگوریتم فیلتر کالمن استاندارد به دو بخش پیش‌بینی و بروز رسانی تقسیم می‌شود که به ترتیب در روابط (۷) و (۸) آورده شده‌اند.

$$\begin{aligned} \hat{x}(t | t-1) &= F\hat{x}(t-1 | t-1) \\ P(t | t-1) &= FP(t-1 | t-1)F^T + Q(t) \end{aligned} \quad (7)$$

$$\begin{aligned} K(t) &= P(t | t-1)H^T(t) \times \\ &(H(t)P(t | t-1)H^T(t) + R(t))^{-1} \\ P(t | t) &= P(t | t-1) - K(t)H(t)P(t | t-1) \\ \hat{x}(t | t) &= \hat{x}(t | t-1) + K(t) \times (Z(t) \\ &- H(t)\hat{x}(t | t-1)) \end{aligned} \quad (8)$$

حال چون معادلات اندازه گیری در این مسئله غیرخطی هستند، از فیلتر کالمن توسعه یافته استفاده می‌شود که در آن از معادلات اندازه گیری نسبت به بردار حالت مشتق گرفته و ماتریس ژاکوبین اندازه گیری تشکیل می‌شود. لازم به ذکر است که مشتق گیری از معادلات غیرخطی و تشکیل ماتریس ژاکوبین یکی از عوامل ایجاد بایاس در فیلتر کالمن توسعه یافته است.

$$H(t) = \frac{\partial h}{\partial \hat{x}(t | t-1)} \quad (9)$$

در رابطه (۹) بردار معادلات اندازه گیری غیرخطی می‌باشد که برای کاهش بایاس ناشی از مشتق گیری معادلات غیرخطی و تشکیل ماتریس ژاکوبین اندازه گیری روش فیلتر کالمن توسعه یافته اصلاح شده [۲۲] پیشنهاد شده است. در این روش با محاسبه مجدد ماتریس ژاکوبین اندازه گیری در لحظه بعد از تخمین، سعی در کاهش بایاس ناشی از خطی‌سازی معادلات غیرخطی دارد که برای این کار، مقادیر جدیدی برای ماتریس کوواریانس و بهره فیلتر کالمن بدست می‌آورد.

$$H^+(t) = \frac{\partial h}{\partial \hat{x}(t | t)} \quad (10)$$

بنابراین با استفاده از این روش معادلات فیلتر کالمن بصورت زیر بازنویسی می‌شود.

رهگیری با اندازه گیری سمت و فرکانس توضیح داده می‌شود. در بخش سوم فیلتر کالمن توسعه یافته اصلاح شده معرفی می‌شود. در بخش چهارم، روش پیشنهادی معرفی می‌شود. در نهایت، برای نمایش عملکرد فیلتر تطبیقی پیشنهاد شده با فیلتر کالمن توسعه یافته استاندارد، فیلتر کالمن توسعه یافته تطبیقی و فیلتر کالمن بی‌ریشه مقایسه می‌گردد.

۲- تعریف مسئله

عمله مزیت رهگیری با اندازه گیری سمت و فرکانس رویت‌پذیر بودن آن است. علت رویت‌پذیری این مسئله استفاده اثر داپلر در تخمین سرعت هدف با استفاده از تن‌های فرکانسی اندازه گیری شده است. بنابراین در این مسئله، رویتگر نیازی به مانور برای تخمین پارامترهای هدف ندارد. شکل ۱ را در نظر بگیرید که با توجه به آن داریم:

$$\beta(t) = \tan^{-1}\left(\frac{y_T(t) - y_O(t)}{x_T(t) - x_O(t)}\right) \quad (1)$$

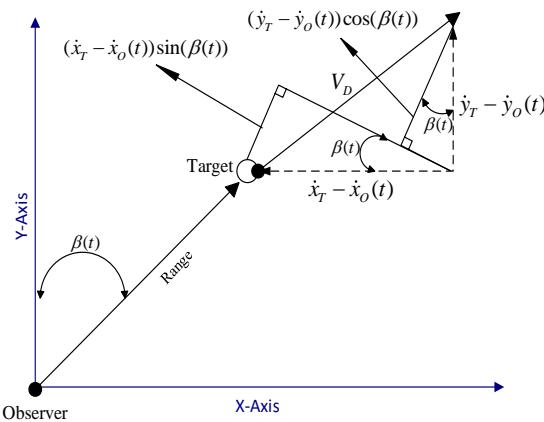
$$f_r(t) = f_B(1 + \frac{V_D}{C}) \quad (2)$$

$$\begin{aligned} V_D &= (\dot{x}_O(t) - \dot{x}_T(t)) \times \sin(\beta(t)) \\ &+ (\dot{y}_O(t) - \dot{y}_T(t)) \times \cos(\beta(t)) \end{aligned} \quad (3)$$

در روابط فوق، C سرعت صوت در محیط، $\beta(t)$ سمت هدف، $[y_O, x_O, \dot{x}_O, \dot{y}_O]$ سرعت و مکان هدف، $[y_T, x_T, \dot{x}_T, \dot{y}_T]$ سرعت و مکان رویتگر، $f_r(t)$ فرکانس دریافتی از هدف و f_B فرکانس پایه هدف است. بردار اندازه گیری شامل دو عنصر است که در رابطه (۴) آورده شده است.

$$h(t) = [\beta(t), f_r(t)]^T \quad (4)$$

$$x(t) = [x_T, \dot{x}_T, y_T, \dot{y}_T, f_B]^T \quad (5)$$



شکل ۱: نمایش ریاضی مسیر حرکت هدف

در این مقاله، برای حل مسئله رهگیری مورد مطالعه، بردار حالت به صورت زیر در نظر گرفته می‌شود.

مشکل تر از سیستم های خطی است. برای حل این مشکل، روش های تطبیقی مختلفی برای تنظیم ماتریس های کوواریانس نویز سیستم و نویز اندازه گیری ارائه شده است که در آنها با ضرب ضریب تطبیقی در ماتریس موردنظر سعی در تنظیم برخط آن دارند و یا با استفاده از سیستم فازی ماتریس موردنظر را به صورت برخط تنظیم می کنند. ولی در اغلب این روش ها، یکی از دو ماتریس مذکور تنظیم می گردد. در این مقاله، در روش جدید معرفی شده، هر دو ماتریس کوواریانس نویز سیستم و نویز اندازه گیری به صورت همزمان و برخط تنظیم می شوند.

۱-۴- روش پیشنهادی برای تطبیق Q و R

در ابتدا، ضریب تطبیق ارائه شده برای تنظیم ماتریس کوواریانس نویز اندازه گیری معرفی می گردد که بر اساس روش دنباله ابداع می باشد [۱۷]. در این روش از پسماند فیلتر کالمون که اختلاف مقدار واقعی اندازه گیری و تخمین آن است استفاده می شود. پسماند فیلتر کالمون با معادله (۱۴) تعریف می شود.

$$r(t) = Z(t) - H(t)\hat{x}(t | t-1) \quad (14)$$

پسماند فیلتر دارای ماتریس کوواریانس واقعی و ماتریس کوواریانس تئوری است. ماتریس کوواریانس واقعی آن معادله (۱۵) می باشد.

$$\hat{C}_r(t) = \frac{1}{N} \sum_{i=i_0}^N r_i r_i^T \quad (15)$$

که در آن $i_0 = t - N + 1$ است که طول پنجه تخمین است که مقدار آن به صورت تجربی بدست می آید.

ماتریس کوواریانس تئوری پسماند نیز از معادله (۱۶) محاسبه می شود.

$$S(t) = H(t)P(t | t-1)H^T(t) + R(t) \quad (16)$$

برای اینکه فیلتر کالمون در حالت بهینه خود قرار گیرد، باید نسبت ماتریس کوواریانس واقعی پسماند به تئوری آن برابر یک باشد.

$$\begin{aligned} \frac{\hat{C}_r(t)}{S(t)} &= 1 \Rightarrow S(t) = \hat{C}_r(t) \\ \Rightarrow \text{trace}(S(t)) &= \text{trace}(\hat{C}_r(t)) \end{aligned} \quad (17)$$

در معادله فوق trace جمع عناصر قطر اصلی است، چنانچه این نسبت برابر یک نباشد، داریم:

$$\begin{aligned} \frac{\hat{C}_r(t)}{S(t)} &= \alpha(t) \Rightarrow \hat{C}_r(t) = \alpha(t)S(t) \\ \Rightarrow \text{trace}(\hat{C}_r(t)) &= \text{trace}(\alpha(t)S(t)) \\ \Rightarrow \text{trace}(\hat{C}_r(t)) &= \alpha(t)\text{trace}(S(t)) \\ \Rightarrow \alpha(t) &= \frac{\text{trace}(\hat{C}_r(t))}{\text{trace}(S(t))} \end{aligned} \quad (18)$$

بنابراین نسبت فوق به عنوان ضریب تطبیق در ماتریس کوواریانس نویز اندازه گیری در نظر گرفته می شود.

$$R(t+1) = \alpha(t)R(t) \quad (19)$$

در این صورت، دو حالت قبل تصور است:

$$\begin{aligned} \hat{x}(t | t-1) &= F\hat{x}(t-1 | t-1) \\ P(t | t-1) &= FP(t-1 | t-1)F^T + Q(t) \\ H(t) &= \frac{\partial h}{\partial \hat{x}(t | t-1)} \\ K(t) &= P(t | t-1)H^T(t) \times \\ (H(t)P(t | t-1)H^T(t) + R(t))^{-1} & \\ \hat{x}(t | t) &= \hat{x}(t | t-1) + K(t) \times \\ (Z(t) - H(t)\hat{x}(t | t-1)) & \\ H^+(t) &= \frac{\partial h}{\partial \hat{x}(t | t)} \\ K(t) &= P(t | t-1)H^{+T}(t) \times \\ (H^+(t)P(t | t-1)H^{+T}(t) + R(t))^{-1} & \\ P(t | t) &= P(t | t-1) - K(t)H^+(t)P(t | t-1) \end{aligned} \quad (11)$$

ولی همانطور که در این روش نیز مشاهده می شود جملات مرتبه بالاتر سری تیلور در نظر گرفته نمی شود که این صرف نظر کردن از جملات مرتبه بالاتر خود منجر به ایجاد بایاس می شود. واضح است که با درنظر گرفتن جمله مرتبه دوم سری تیلور در محاسبه ماتریس اندازه گیری، می توان بایاس ناشی از خطی سازی را کاهش داد.

$$\begin{aligned} H(t) &= \frac{\partial h}{\partial \hat{x}(t | t-1)} + \frac{\partial^2 h}{2\partial^2 \hat{x}(t | t-1)} \\ H^+(t) &= \frac{\partial h}{\partial \hat{x}(t | t)} + \frac{\partial^2 h}{2\partial^2 \hat{x}(t | t)} \end{aligned} \quad (12)$$

براین اساس، می توان الگوریتم فیلتر کالمون توسعه یافته اصلاح شده را با روابط زیر بیان کرد.

$$\begin{aligned} \hat{x}(t | t-1) &= F\hat{x}(t-1 | t-1) \\ P(t | t-1) &= FP(t-1 | t-1)F^T + Q(t) \\ H(t) &= \frac{\partial h}{\partial \hat{x}(t | t-1)} + \frac{\partial^2 h}{2\partial^2 \hat{x}(t | t-1)} \\ K(t) &= P(t | t-1)H^T(t) \times \\ (H(t)P(t | t-1)H^T(t) + R(t))^{-1} & \\ \hat{x}(t | t) &= \hat{x}(t | t-1) + K(t) \times (Z(t) - \\ H(t)\hat{x}(t | t-1)) & \\ H^+(t) &= \frac{\partial h}{\partial \hat{x}(t | t)} + \frac{\partial^2 h}{2\partial^2 \hat{x}(t | t)} \\ K(t) &= P(t | t-1)H^{+T}(t) \times \\ (H^+(t)P(t | t-1)H^{+T}(t) + R(t))^{-1} & \\ P(t | t) &= P(t | t-1) - K(t)H^+(t)P(t | t-1) \end{aligned} \quad (13)$$

۴- فیلتر کالمون تطبیقی پیشنهادی

یکی از مشکلات فیلتر کالمون انتخاب شرایط اولیه مناسب برای ماتریس های کوواریانس نویز اندازه گیری و نویز سیستم است [۲۵]. انتخاب شرایط اولیه مناسب وابسته به دانش ما از سیستم و محیط پیرامون آن دارد. لذا در سیستم های غیر خطی انتخاب این شرایط اولیه به مرتب

برای ایجاد شرایط اولیه در فیلتر کالمن استفاده می شود. ایجاد شرایط اولیه مناسب در عملکرد فیلتر کالمن تاثیر بسیاری دارد به طوری که اگر شرایط اولیه مناسب باشد، فیلتر سریعاً به مقدار واقعی همگرا شده و عمل تخمین به سرعت صورت می پذیرد. بدین منظور برای ایجاد شرایط اولیه در فیلتر کالمن از یک فیلتر کالمن اضافی به همراه الگوریتم ژنتیک استفاده می شود. شکل ۲ بلوک دیاگرام فیلتر کالمن توسعه یافته تطبیقی اصلاح شده را نشان می دهد.

گام های ایجاد شرایط اولیه به شرح ذیل است :

گام اول: تعریف شرایط اولیه برای فیلتر کالمن اضافی و ارسال اولین داده های اندازه گیری به این فیلتر.

گام دوم: بدست آوردن پسمند فیلتر کالمن اضافی برای اولین اندازه گیری و شرایط اولیه تعریف شده.

گام سوم: ارسال پسمند بدست آمده به الگوریتم ژنتیک (در این مرحله الگوریتم ژنتیک با دریافت این پسمند سعی به کمینه کردن آن دارد که این کار با تکرارهای متواتی و به ازای مقادیر مختلف مکان اولیه هدف انجام می پذیرد. زمانی که کمترین پسمند به ازای مکان اولیه خاصی بدست آمد آن مکان اولیه برای تخمین فیلتر اصلی استفاده می شود).

گام چهارم: استخراج مکان اولیه از الگوریتم ژنتیک با کمترین مقدار پسمند و اعمال آن به فیلتر کالمن اصلی.

۴-۳- تحلیل پایداری

برای اثبات پایداری در فیلتر کالمن با توجه به روش های تطبیقی ارائه شده کافی است نشان داده شود که با استفاده از این ضرایب تطبیقی ماتریس های کوواریانس نویز اندازه گیری و نویز سیستم مثبت باقی می مانند. معادله (۱۸) ضریب تطبیق ارائه شده برای تنظیم ماتریس کوواریانس نویز اندازه گیری را در نظر بگیرید.

برای اثبات مثبت بودن ضریب تطبیق کافی است نشان داده شود ماتریس های کوواریانس عملی و ثوری پسمند مثبت هستند. ماتریس کوواریانس عملی پسمند همواره مثبت است، زیرا طبق رابطه (۱۵) هر کدام از درایه های بردار پسمند در خودش ضرب می شود و لذا، ماتریس مربعی مشکل از آن شامل درایه های همواره مثبت است. بنابراین این ماتریس همواره مثبت است. ماتریس کوواریانس ثوری پسمند نیز همواره مثبت است، زیرا ماتریس کوواریانس نویز اندازه گیری (R) و همچنین ماتریس کوواریانس سیستم (P) با ضرب شدن در ماتریس اندازه گیری و ترانهاده آن همواره مثبت باقی می مانند. بنابراین، ماتریس کوواریانس ثوری پسمند (S) مثبت است. از آنجا که جمع عناصر قطر اصلی آن نیز مثبت می باشد، ضریب تطبیق فوق همواره مثبت است. علاوه براین، همانطور که کاملاً واضح است ضریب تطبیق ارائه شده برای ماتریس کوواریانس نویز سیستم مثبت است، زیرا همه درایه های آن با به توان دو رساندن همواره مثبت باقی می مانند.

الف) $\alpha(t) < 1$ باشد، مقدار واقعی از مقدار ثوری کوچکتر است و با ضرب ضریب فوق در R مقدار آن کاهش یافته و به تبع آن مقدار S نیز کاهش می باشد. در نتیجه این نسبت اصلاح شده و تزدیک یک قرار می گیرد.

ب) $\alpha(t) > 1$ باشد، مقدار واقعی از مقدار ثوری بزرگتر بوده و با ضرب ضریب فوق در R ، مقدار آن افزایش یافته و به تبع آن S نیز افزایش می باشد. لذا، این نسبت اصلاح شده و تزدیک یک قرار می گیرد. برای معرفی ضریب تطبیق جدید ماتریس کوواریانس نویز سیستم، معادله پیش بینی را مجدداً در نظر بگیرید.

$$\hat{x}(t | t-1) = F\hat{x}(t-1 | t-1)$$

همچنین معادله تخمین

$\hat{x}(t | t) = \hat{x}(t | t-1) + K(t) \times (Z(t) - H(t)\hat{x}(t | t-1))$
می توان اختلاف این دو مقدار را به صورت رابطه (۲۰) نمایش داد.

$$\delta(t) = \hat{x}(t | t) - \hat{x}(t | t-1) \\ = K(t) \times (Z(t) - H(t)\hat{x}(t | t-1)) \quad (20)$$

که در رابطه فوق، $\delta(t)$ نشان دهنده مقدار اختلاف ناشی از پیش بینی و تخمین است که یکی از عوامل ایجاد این اختلاف، بهره فیلتر کالمن است.

$$K(t) = P(t | t-1)H^T(t) \times \\ (H(t)P(t | t-1)H^T(t) + R(t))^{-1}$$

برای تنظیم بهره فیلتر کالمن دو عامل مستقیم وجود دارد یکی ماتریس کوواریانس نویز اندازه گیری (R) و دیگری ماتریس کوواریانس (P) است. همانطور که بیان شد، ماتریس کوواریانس نویز اندازه گیری با استفاده از ضریب تطبیق ارائه شده تنظیم گردید. در ادامه در خصوص تنظیم بهره فیلتر کالمن با ماتریس کوواریانس (P) می پردازیم.

$$P(t | t-1) = FP(t-1 | t-1)F^T + Q(t)$$

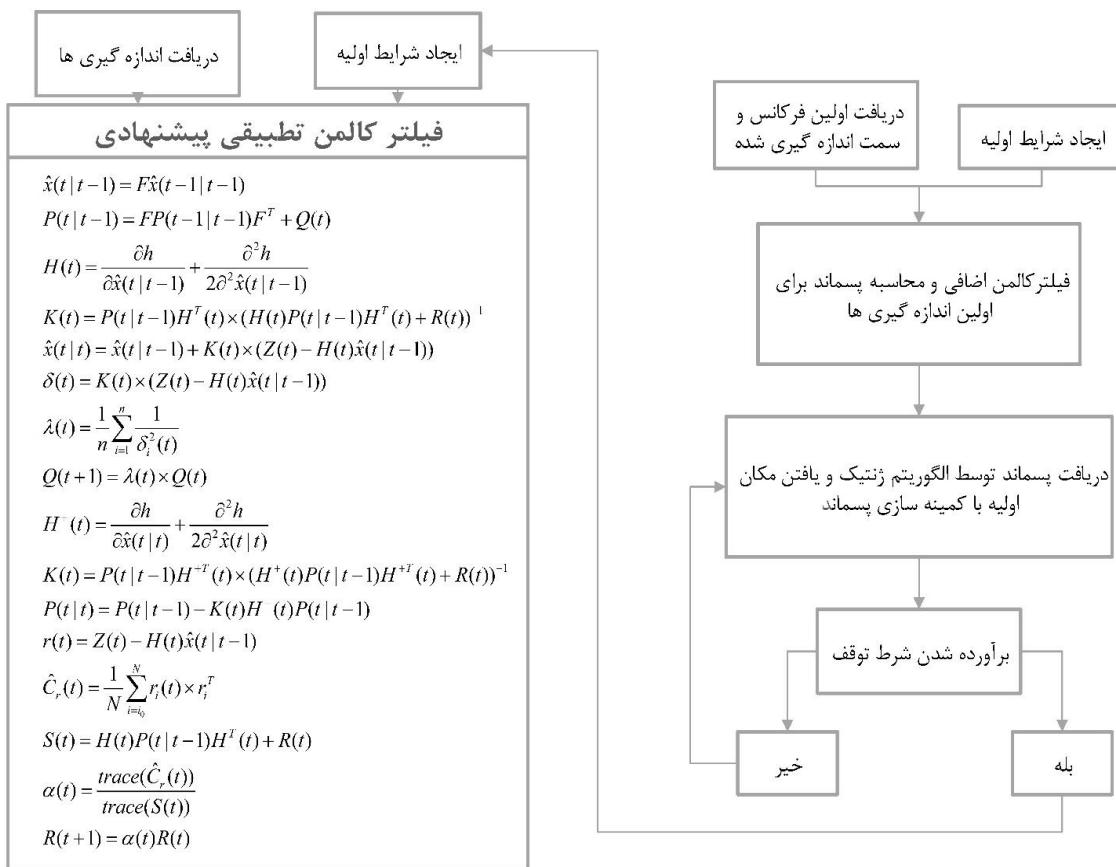
همانطور که از معادله فوق می توان استنباط کرد با تنظیم ماتریس کوواریانس نویز سیستم Q ماتریس کوواریانس P تنظیم می شود و با تنظیم ماتریس کوواریانس P بهره فیلتر کالمن تنظیم شده (t) و $K(t)$ و اختلاف پیش بینی و تخمین کاهش می باشد. بنابراین ضریب تطبیق جدید برای تنظیم ماتریس کوواریانس نویز سیستم به صورت معادله (۲۱) تعریف می شود.

$$\lambda(t) = \frac{1}{n} \sum_{i=1}^n \frac{1}{\delta_i^2(t)} \\ Q(t+1) = \lambda(t) \times Q(t) \quad (21)$$

که در رابطه فوق n بعد بردار حالت است.

۴-۲- روش پیشه ای برای ایجاد شرایط اولیه

الگوریتم ژنتیک یک الگوریتم بهینه سازی است که با جستجو در فضایی که برای آن در نظر گرفته شده بهترین نقطه ای که به ازای آن تابع هدف کمترین مقدار را دارد معرفی می کند [۲۴]. لذا با توجه به ویژگی جستجو در یک فضای معین برای یافتن بهترین نقطه، از الگوریتم ژنتیک



شکل ۲: بلوک دیاگرام فیلتر کالمن تطبیقی پیشنهادی

۱-۵- سناریوی اول

در این سناریو، مدل حرکتی به صورت نزدیک شونده تعریف می‌شود به گونه‌ای که رویتگر از مبدأ مختصات شروع به حرکت کرده و با سرعت ثابت ۵ نات با کورس ثابت ۲۰ درجه به سمت شرق حرکت می‌کند. هدف ۲۶۰ نیز با سرعت ثابت ۱۵ نات از مکان (6×10^3) با کورس ثابت ۵۰۰ درجه به سمت جنوب غربی حرکت کرده و هدف فرکانس ثابت هر تر را ارسال می‌کند. اندازه گیری‌های سمت و فرکانس با نویز سفید گوسی با میانگین صفر و انحراف معیارهای به ترتیب ۲ درجه و 10^3 هر تر جمع شده‌اند. لازم به ذکر است که به منظور تحلیل عملکرد فیلترها، برای لحظه بعد از همگرایی نتایج با خطای جذر میانگین مربعات مکان، سرعت، کورس، فرکانس و سمت در جدول ۱ آورده شده است. از جدول ۱ می‌توان نتیجه گیری کرد که فیلتر پیشنهادی عملکردی بهتر از سه فیلتر دیگر دارد. برای تحلیل عملکرد فیلترها قل از همگرایی نتایج در شکل‌های ۳ تا ۶ نشان داده شده است. شکل ۳ نشان‌دهنده مسیر حرکت هدف، رویتگر و تخمین فیلترها است. از این شکل می‌توان نتیجه گرفت که فیلتر پیشنهادی دارای زمان همگرایی کمتری نسبت به سه فیلتر دیگر است. همچنین، عملکرد فیلتر پیشنهادی در لحظه قبل از همگرایی بسیار بهتر از فیلتر کالمن

۵- نتایج شبیه‌سازی

شبیه‌سازی‌ها برای سه نوع سناریوی حرکتی دور شونده، نزدیک شونده، رویتگر با مانور انجام می‌شود. تمامی این شبیه‌سازی‌ها حاصل از ۲۰۰۰ اجرای مستقل به صورت مونت کارلو می‌باشد که مدت زمان آن ۲۰۰۰ ثانیه با نرخ نمونه برداری ۱ ثانیه است. همچنین طول پنجره تخمین برای بدست آمدن ماتریس کوواریانس واقعی پسماند ۲۵ در نظر گرفته شده است. برای الگوریتم ژنتیک نیز تعداد جمعیت ۵۰، تعداد تکرار ۲۰۰، نرخ تقاطع ۰/۸ و نرخ جهش ۰/۰۵ انتخاب شده‌اند. عملکرد فیلتر پیشنهادی با فیلتر کالمن توسعه یافته استاندارد، فیلتر کالمن توسعه یافته تطبیقی ارائه شده در مرجع [۱۶] و فیلتر کالمن بی ریشه مقایسه می‌شود که شرایط اولیه در نظر گرفته شده برای هر چهار فیلتر یکسان است. لازم به ذکر است که معیار خطأ، جذر میانگین مربعات خطأ^۱ می‌باشد و خطأ از لحظه همگرایی فیلترها به بعد محاسبه می‌شود.

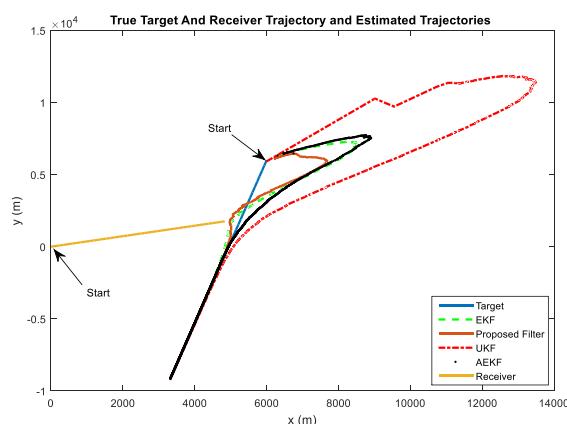
$$RMSE = \sqrt{\frac{1}{n_t} \sum_{t=1}^{n_t} \sum_{k=1}^k (x(t) - \hat{x}(t))^2} \quad (22)$$

در معادله فوق k عدد مونت کارلو و n_t مدت زمان شبیه‌سازی، $x(t)$ و $\hat{x}(t)$ به ترتیب بردارهای صحیح حالت و تخمین آن می‌باشند.

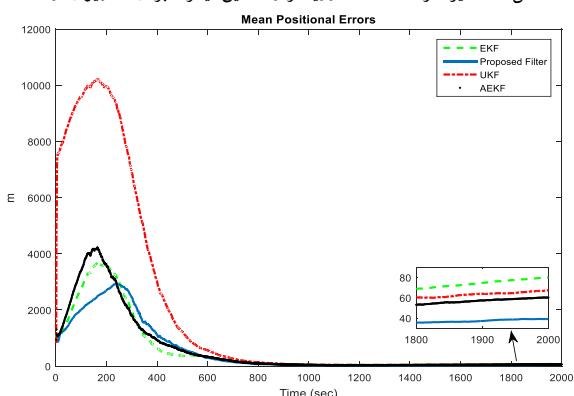
^۱ Root Mean Square Error (RMSE)

جدول ۱: خطای جذر میانگین مربعات برای سناریوی اول

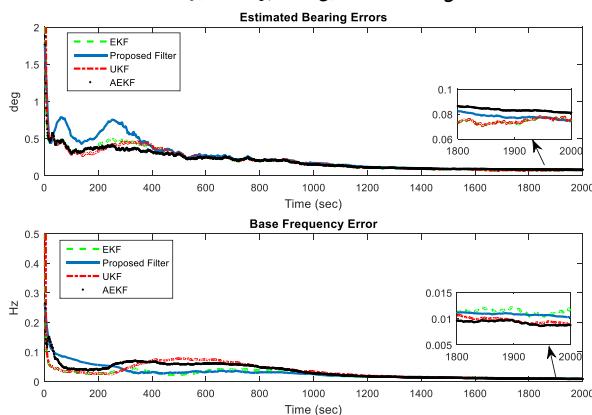
پارامترها	فیلتر کالمن	فیلتر کالمن پیشنهادی	بی ریشه استاندارد	خطای مکان (متر)
خطای سرعت	۳۵/۷	۳۶/۲۷	۲۱/۰۳	۲۹/۱۵
(متر/ثانیه)				
خطای کورس	۰/۱۵	۰/۱۴	۰/۱۵	۰/۱۲
(درجه)				
خطای فرکانس	۰/۰۱	۰/۰۱۲	۰/۰۱	۰/۰۱۱
(هرتز)				
خطای سمت	۰/۰۰۱	۰/۰۰۱	۰/۰۰۱	۰/۰۰۱
(درجه)				



شکل ۳: مسیر حرکت هدف، رویتگر و تخمین فیلترها برای سناریوی اول



شکل ۴: خطای تخمین مکان برای سناریوی اول



شکل ۵: خطاهای تخمین سمت و فرکانس برای سناریوی اول

بی ریشه است. شکل ۴ نشان دهنده خطای تخمین مکان فیلترها است. این شکل نیز نتایج حاصل از شکل ۳ را تایید می کند. شکل های ۵ و ۶ به ترتیب خطاهای تخمین سمت، فرکانس، سرعت و کورس را نشان می دهند. به طور کلی نتایج حاصل از سناریوی اول نشان می دهد که فیلتر کالمن پیشنهادی در مجموع عملکرد بهتری در مقایسه با سه فیلتر دیگر دارد. لازم به ذکر است که الگوریتم پیشنهادی برای یافتن مکان اولیه توانسته است با خطای کمتر از ۱۰۰۰ متر مکان اولیه هدف را پیدا کند.

۵-۲- سناریوی دوم

مدل سناریوی حرکتی دوم به صورت دور شونده است. در این سناریو، رویتگر از مبدا مختصات با سرعت ثابت ۵ نات و کورس ثابت ۷۰ درجه به سمت شمال و هدف با سرعت ۱۵ نات از مکان (6×10^3 , 6×10^3) به سمت غرب با کورس ۱۷۰ درجه حرکت می کند در حالی که فرکانس ثابت ۵۰۰ هرتز را ارسال می کند. نویزهای سمت و فرکانس مشابه با سناریوی اول در نظر گرفته شده اند. برای تحلیل این سناریو نیز برای لحظه بعد از همگرایی، خطای تخمین پارامترها در جدول ۲ نشان داده شده است. برای تحلیل عملکرد فیلترها قبل از همگرایی، نتایج در شکل های ۷ تا ۱۰ آورده شده است. شکل ۷ مسیر هدف، رویتگر و تخمین فیلترها را نشان می دهد. شکل ۸ خطای تخمین مکان را نمایش می دهد و شکل های ۹ و ۱۰ خطاهای تخمین مربوط به سمت، فرکانس، سرعت و کورس را نشان می دهند. نتایج حاصل از اجرای سناریوی دوم مانند سناریوی اول نشان دهنده عملکرد بهتر فیلتر ارائه شده در مقایسه با سه فیلتر دیگر است. همچنین شبیه سازی نشان می دهد که فیلتر ارائه شده زمان همگرایی کمتری نسبت به فیلتر کالمن بی ریشه دارد و در لحظات قبل از همگرایی عملکرد آن بسیار مناسب تر از فیلتر کالمن بی ریشه می باشد.

۵-۳- سناریوی سوم

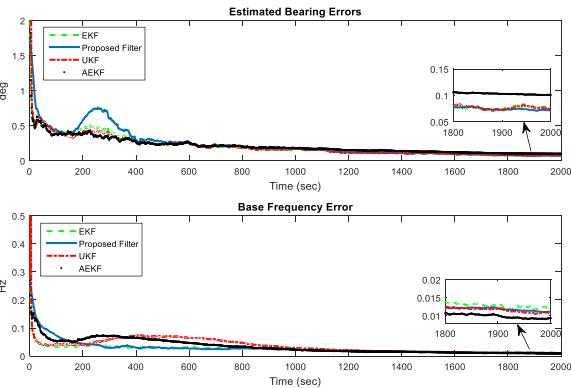
در سناریو سوم، مدل حرکتی به صورتی است که رویتگر با مانور حرکت می کند. در این حالت کورس رویتگر به مقدار $0/۰۶$ درجه بر ثانیه در هر لحظه اضافه می شود و از مبدا مختصات با سرعت ثابت ۵ نات شروع به حرکت می کند. هدف نیز با سرعت ثابت ۱۵ نات با کورس ۲۵ درجه از مکان (6×10^3 , 6×10^3) شروع به حرکت می کند و فرکانس ثابت ۵۰۰ هرتز را ارسال می کند. نویزها نیز مانند سناریوهای اول و دوم فرض می شوند. خطای جذر میانگین مربعات برای سناریوی سوم از لحظه بعد از همگرایی در جدول ۳ لیست شده است. شکل ۱۱ نشان دهنده مسیرهای حرکت هدف، رویتگر و تخمین فیلترها است در حالی که در شکل ۱۲ تخمین مکان فیلترها آورده شده است. شکل های ۱۳ و ۱۴ نیز خطاهای تخمین مربوط به سمت، فرکانس، سرعت و کورس را نشان می دهند. همان طور که از نتایج این سناریو مشاهده می شود فیلتر کالمن تطبیقی پیشنهادی در مجموع در مقایسه با سه فیلتر دیگر عملکرد بهتری دارد.

جدول ۲: خطاهای جذر میانگین مربعات برای سناریوی دوم

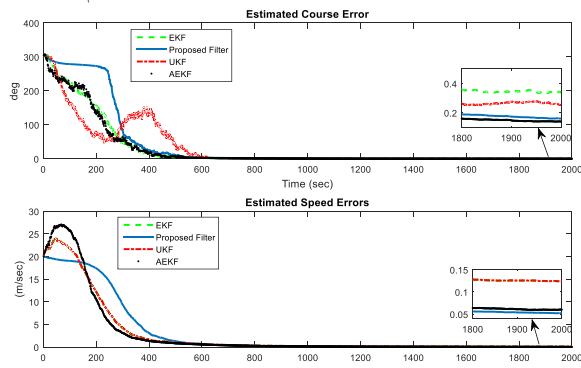
پارامترها	فیلتر کالمون	فیلتر کالمون	فیلتر کالمون	فیلتر
استاندارد	بی ریشه	بی ریشه	پیشنهادی	فیلتر
خطای مکان (متر)	۷۶/۷۸	۸۷/۳۶	۵۰/۰۷	۴۱/۳
خطای سرعت (متر/ثانیه)	۰/۱	۰/۱	۰/۰۶	۰/۰۶
خطای کورس (درجه)	۰/۲۱	۰/۲۳	۰/۲۵	۰/۲
خطای فرکانس (هرتز)	۰/۰۱	۰/۰۱	۰/۰۰۹	۰/۰۱
خطای سمت (درجه)	۰/۰۱	۰/۰۱	۰/۰۰۹	۰/۰۱

جدول ۳: خطاهای جذر میانگین مربعات برای سناریوی سوم

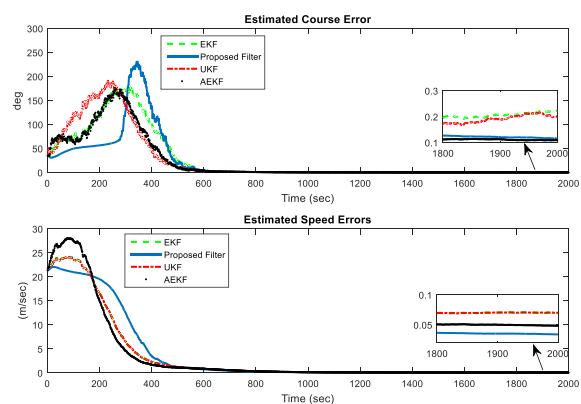
پارامترها	فیلتر کالمون	فیلتر کالمون	فیلتر کالمون	فیلتر
استاندارد	بی ریشه	بی ریشه	پیشنهادی	فیلتر
خطای مکان (متر)	۳۹/۳۵	۲۸/۰۹	۲۶/۱۴	۳۶/۰۶
خطای سرعت (متر/ثانیه)	۰/۰۶	۰/۰۵	۰/۰۵	۰/۰۵
خطای کورس (درجه)	۰/۱۱	۰/۱۱	۰/۱	۰/۱
خطای فرکانس (هرتز)	۰/۰۱	۰/۰۱	۰/۰۱	۰/۰۱
خطای سمت (درجه)	۰/۰۰۱	۰/۰۰۱	۰/۰۰۱	۰/۰۰۱



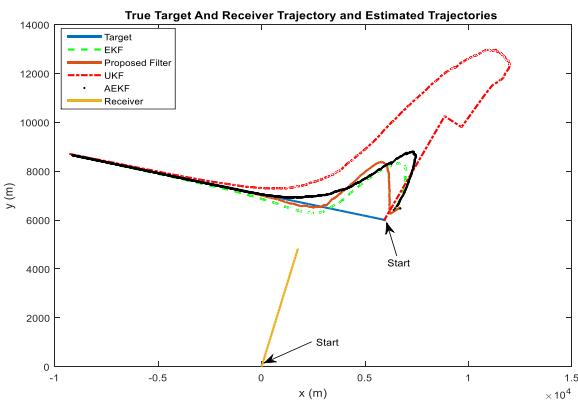
شکل ۹: خطاهای تخمین سمت و فرکانس برای سناریوی دوم



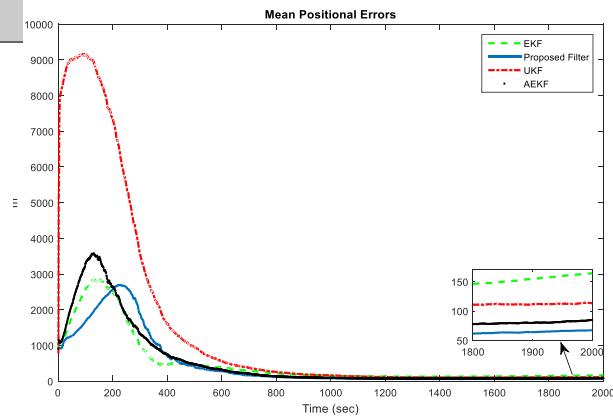
شکل ۱۰: خطاهای تخمین کورس و سرعت برای سناریوی دوم



شکل ۶: خطاهای تخمین کورس و سرعت برای سناریوی اول

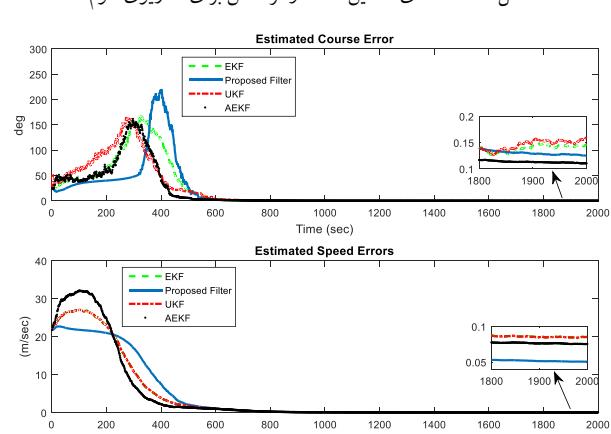
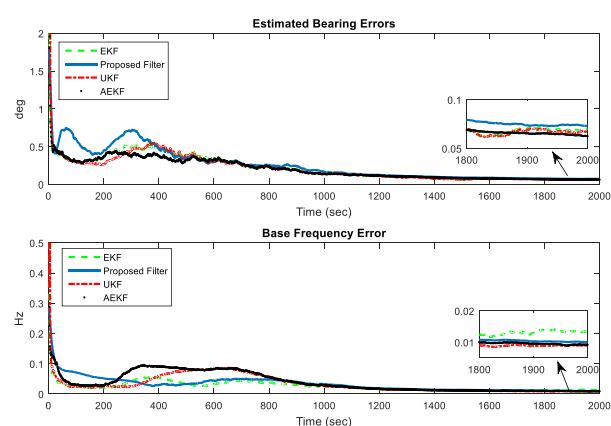
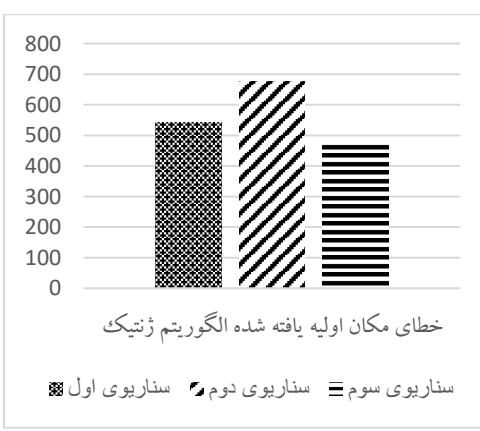
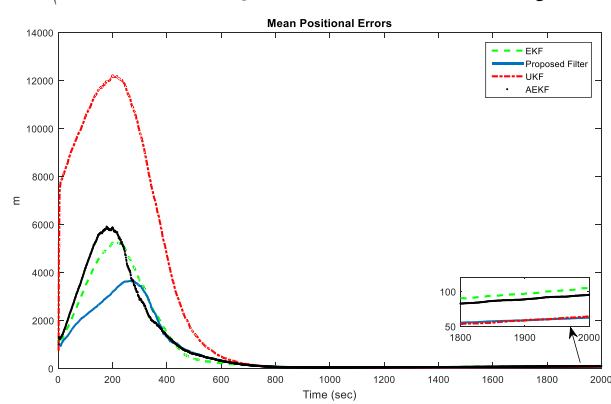
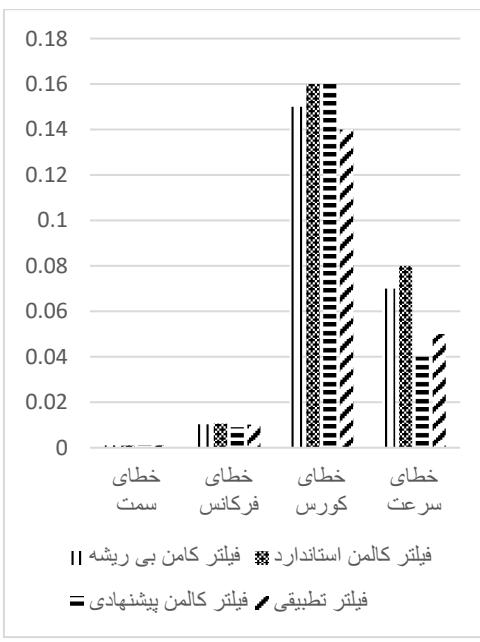
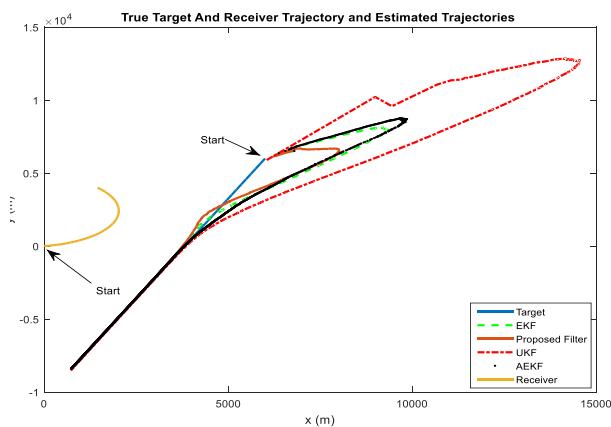
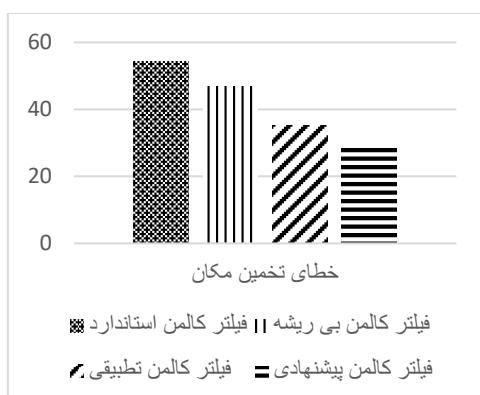


شکل ۷: مسیر حرکت هدف، رویتگر، تخمین فیلترها برای سناریوی دوم



شکل ۸: خطاهای تخمین مکان برای سناریوی دوم

میانگین خطای تخمین مکان حاصل از سه سناریوی اجرا شده بعد از همگرایی در شکل ۱۵ آورده شده است که برتری عملکرد فیلتر پیشنهادی را در مقایسه با سه نوع دیگر نشان می دهد. شکل ۱۶ میانگین خطاهای تخمین سمت، فرکانس، کورس و سرعت حاصل از سه سناریوی اجرا شده بعد از همگرایی می باشد. شکل ۱۷ نیز نشان دهنده خطای مکان اولیه یافت شده توسط الگوریتم پیشنهادی است. همان طور که مشاهده می شود الگوریتم پیشنهادی برای یافتن مکان اولیه توانسته با خطایی کمتر از ۱۰۰۰ متر مکان اولیه هدف را در سه سناریو پیدا کند.



۴-۵- تحلیل نتایج حاصل از شبیه سازی

در سناریوی اول با گذشت زمان هدف و رویتگر به هم نزدیک شده که نتیجه آن افزایش نسبت سیگنال به نویز می باشد. با افزایش نسبت

۶- نتیجه گیری

با توجه به پژوهش‌های انجام شده مشکلات فیلتر کالمون توسعه یافته ایجاد شرایط اولیه مناسب و بایاس تخمین است، که از عوامل ایجاد بایاس، خطی‌سازی معادلات غیرخطی و عدم انتخاب مناسب ماتریس‌های کوواریانس نویز سیستم و نویز اندازه گیری می‌باشد. در این مقاله با الهام گرفتن از الگوریتم فیلتر کالمون توسعه یافته اصلاح شده، فیلتر کالمون توسعه یافته تطبیقی اصلاح شده ارائه شد که در آن با درنظر گرفتن جمله مرتبه دوم سری تیلور در محاسبه ماتریس اندازه گیری بایاس ناشی از خطی‌سازی کاهش یافت. همچنین، با ارائه ضرایب تطبیق جدید برای تنظیم ماتریس‌های کوواریانس نویز اندازه گیری و نویز سیستم، این ماتریس‌ها به صورت همزمان و برخط تنظیم شدند. برای حل مشکل یافتن شرایط اولیه نیز از فیلتر کالمون اضافی و الگوریتم رئیتیک استفاده شد که نتایج قابل قبولی در یافتن شرایط اولیه داشت. نتایج حاصل از شبیه‌سازی‌ها نشان داد که در مجموع فیلتر پیشنهادی عملکرد بهتری در مقایسه با فیلتر کالمون توسعه یافته استاندارد، فیلتر کالمون توسعه یافته تطبیقی و فیلتر کالمون بی‌ریشه دارد.

مراجع

- [1] Passerieux, J.M., Pillon, D., Blanc-Benon, P. and Jaufret, C., 1988. Target motion analysis with bearings and frequencies measurements. In Signals, Systems and Computers, 1988. Twenty-Second Asilomar Conference on (Vol. 1, pp. 458-462).
- [2] Rosenqvist, A., 1996. Asymptotic theory for a two-step pseudo-linear Doppler-bearing tracker. Computational statistics & data analysis, 21(6), pp. 647-660.
- [3] Passerieux, J.M., Pillon, D., Blanc-Benon, P. and Jauffret, C., 1989, May. Target motion analysis with bearings and frequencies measurements via instrumental variable estimator (passive sonar). In Acoustics, Speech, and Signal Processing, 1989. ICASSP-89., 1989 International Conference on (pp. 2645-2648).
- [4] Tao, X.J., Zou, C.R. and He, Z.Y., 1996. Passive target tracking using maximum likelihood estimation. IEEE Transactions on Aerospace and Electronic Systems, 32(4), pp.1348-1354.
- [5] Chan, Y.T. and Rudnicki, S.W., 1992. Bearings-only and Doppler-bearing tracking using instrumental variables. IEEE Transactions on Aerospace and Electronic Systems, 28(4), pp. 1076-1083.
- [6] Ho, K.C. and Chan, Y.T., 2006. An asymptotically unbiased estimator for bearings-only and Doppler-bearing target motion analysis. IEEE Transactions on Signal Processing, 54(3), pp. 809-822.

سیگنال به نویز دقت فیلترها برای تخمین پارامترهای هدف افزایش می‌یابد، که نتایج حاصل از شبیه‌سازی‌ها نشان می‌دهند خطای فیلترها در این سیاریو از دو سیاریو دیگر کمتر است. همچنین، به دلیل افزایش این نسبت زمان همگرایی در این سیاریو کمتر از دو سیاریو دیگر است.

در سیاریو دوم که هدف از رویتگر دور می‌شود (که به آن سیاریو سخت نیز اطلاق می‌شود) نسبت سیگنال به نویز با گذر زمان کاهش یافته و لذا تخمین پارامترهای هدف برای فیلتر مشکل می‌شود. از نتایج حاصل از شبیه‌سازی‌ها مشاهده می‌شود که خطای تخمین و زمان همگرایی در این سیاریو نسبت به دو سیاریو دیگر بیشتر دارد.

در سیاریو سوم، رویتگر با مانور حرکت کرده و از اینرو رویت-پذیری مساله افزایش پیدا می‌کند که کاهش زمان همگرایی فیلتر را به دنبال دارد. همچنین خطای تخمین در این سیاریو تقریباً هم سطح با سیاریو اول (نریدیکشونده) و بهتر از سیاریو دوم (دورشونده) است که دلیل آن مانور رویتگر و افزایش رویت-پذیری است.

برای تحلیل زمانی فیلتر پیشنهادی نیز مدت زمان اجرای برنامه‌ها برای یک فیلتر استاندارد (فیلتر کالمون بی‌ریشه) و فیلتر پیشنهادی در جدول ۴ آورده شده است. از این جدول می‌توان نتیجه گیری کرد که سرعت فیلتر پیشنهادی بیشتر از فیلتر استاندارد است، در حالی که عملکرد فیلتر بهبود یافته است. در بررسی زمان همگرایی فیلتر در لحظات اولیه، فیلتر پیشنهادی زودتر به مقدار واقعی همگرا می‌شود که دلیل آن تطبیق برخط ماتریس‌های کوواریانس نویز اندازه گیری و نویز سیستم می‌باشد. زیرا با انتخاب نامناسب مقادیر اولیه این ماتریس‌ها، ماتریس کوواریانس و بهره فیلتر کالمون از مقدار واقعی دور بوده و فیلتر برای تصحیح این مقادیر زمان بیشتری نیاز دارد در حالی که در فیلتر پیشنهادی با تنظیم و تطبیق برخط این ماتریس‌ها، فیلتر زمان کمتری برای تصحیح این مقادیر نیاز دارد. فیلتر پیشنهادی بعد از همگرایی از خطای تخمین کمتر و صحت بیشتری نسبت به دیگر فیلترها دارا می‌باشد که دلیل آن درنظر گرفتن مشتق مرتبه دوم ماتریس ژاکوبین اندازه گیری است که خطای حاصل از خطی‌سازی را کاهش داده است. از عوامل دیگر کاهش خطای تخمین محاسبه مجدد ماتریس ژاکوبین اندازه گیری برای تصحیح ماتریس کوواریانس و بهره فیلتر کالمون است. لازم به ذکر است که تطبیق و تنظیم برخط ماتریس‌های کوواریانس نویز اندازه گیری و نویز سیستم علاوه بر کاهش زمان همگرایی، در کاهش خطای فیلتر نیز موثر هستند.

جدول ۴: مدت زمان اجرای فیلترها

نوع فیلتر	مدت زمان اجرای فیلتر بدون زیر	مدت زمان اجرای فیلتر به همراه
تoway (ثانیه)	زیر تoway (ثانیه)	
فیلتر کالمون بی-	۰/۲۶۴	۱/۳۵۷
ریشه استاندارد		
فیلتر پیشنهادی	۰/۳۱۱	۰/۵

- [19] Li, J., Song, N., Yang, G. and Jiang, R., 2016. Fuzzy adaptive strong tracking scaled unscented Kalman filter for initial alignment of large misalignment angles. *Review of Scientific Instruments*, 87(7), pp. 075118.
- [20] da Silva, A.L. and da Cruz, J.J., 2016. Fuzzy adaptive extended Kalman filter for UAV INS/GPS data fusion. *Journal of the Brazilian Society of Mechanical Sciences and Engineering*, 38(6), pp. 1671-1688.
- [21] Hajiyev, C. and Soken, H.E., 2016. Fault tolerant estimation of UAV dynamics via robust adaptive Kalman filter. In *Complex Systems, Part of the Studies in Systems, Decision and Control*, vol. 55, pp. 369-394. Springer.
- [22] Fucheng, G., Zhongkang, S. and Kan, H., 2003. A modified covariance extended Kalman filtering algorithm in passive location. In *Robotics, Intelligent Systems and Signal Processing*, 2003. Proceedings IEEE International Conference on (Vol. 1, pp. 307-311).
- [23] Kalman, R.E., 1960. A new approach to linear filtering and prediction problems. *Journal of basic Engineering*, 82(1), pp. 35-45.
- [24] Haupt, R.L., 1995. An introduction to genetic algorithms for electromagnetics. *IEEE Antennas and Propagation Magazine*, 37(2), pp. 7-15.
- [25] Assa, A. and Plataniotis, K.N., 2017. Adaptive Kalman filtering by covariance sampling. *IEEE Signal Processing Letters*, 24(9), pp. 1288-1292.
- [7] Zhan, R. and Wan, J., 2007. Iterated unscented Kalman filter for passive target tracking. *IEEE Transactions on Aerospace and Electronic Systems*, 43(3).
- [8] Santhosh, M.N., Rao, S.K., Das, R.P. and Raju, K.L., 2015. Underwater target tracking using unscented Kalman Filter. *Indian Journal of Science and Technology*, 8(31), DOI: 10.17485/ijst/2015/v8i31/77054.
- [9] Koteswara Rao, S., 2010. Doppler-bearing passive target tracking using a parameterized unscented kalman filter. *IETE Journal of Research*, 56(1), pp. 69-75.
- [10] Quan, H.W., 2014. Target Tracking Using Extended Kalman Filter with Bearing and Doppler Measurements. In *Applied Mechanics and Materials* (Vol. 529, pp. 379-382).
- [11] Teuliére, V. and Brun, O., 2003. Parallelisation of the particle filtering technique and application to doppler-bearing tracking of maneuvering sources. *Parallel Computing*, 29(8), pp. 1069-1090.
- [12] Narasimhappa, M., Sabat, S.L. and Nayak, J., 2016. Fiber-optic gyroscope signal denoising using an adaptive robust Kalman filter. *IEEE Sensors Journal*, 16(10), pp. 3711-3718.
- [13] Wang, H., Deng, Z., Feng, B., Ma, H. and Xia, Y., 2017. An adaptive Kalman filter estimating process noise covariance. *Neurocomputing*, 223, pp. 12-17.
- [14] Hashlamon, I. and Erbatur, K., 2016. An improved real-time adaptive Kalman filter with recursive noise covariance updating rules. *Turkish Journal of Electrical Engineering & Computer Sciences*, 24(2), pp. 524-540.
- [15] Xi, Y., Li, Z., Zeng, X. and Tang, X., 2017. Detection of voltage Sag using an adaptive extended Kalman filter based on Maximum Likelihood. *Journal of Electrical Engineering & Technology*, 12(3), pp. 1016-1026.
- [۱۶] محمدی مقداد، قلیزاده نرم حسین، ۱۳۹۵. تطبیق کوواریانس‌های نویز فیلتر کالمن توسعه یافته در ردیابی هدف از روی سمت به روش بازگشتی غیرمستقیم، مجله کنترل، جلد ۱۰، صفحه ۵۵-۷۲.
- [17] Liu, X., Liu, H.J., Tang, Y.G., Gao, Q. and Chen, Z.M., 2014. Fuzzy adaptive unscented Kalman filter control of epileptiform spikes in a class of neural mass models. *Nonlinear Dynamics*, 76(2), pp. 1291-1299.
- [18] Deng, Z., Yang, L., Cai, Y. and Deng, H., 2016. Online identification with reliability criterion and state of charge estimation based on a fuzzy adaptive extended Kalman filter for lithium-ion batteries. *Energies*, 9(6), p. 472.