

# Designing an Estimation Pattern for Reliability of Launch Vehicle Structure with Bayesian Networks

**S. M. M. Sharifi<sup>1\*</sup>, H. Gholami Mazinan<sup>2</sup>, K. Shahanaghi<sup>3</sup> and M. Karbasian<sup>4</sup>**

1, 3. Department of Engineering Industrial, Iran University of Science & Technology

2. Department of Engineering School of Railway

4. Malek Ashtar University of Technology

\* Farjam St., Narmak, Tehran, IRAN

**Sharifi.smm@gmail.com**

*Failures identification of vital and sensitive products and their reliability estimation, before applying affects design improvement of them. On the other hand, because of lack of data, reliability estimation of some systems such as space products is hard and sometimes impossible. Bayesian networks method is a graphical model with high efficiency for reliability estimation of complex systems and it can also eliminate problem of data shortage. Accordingly, at this paper, first, fault tree related to structure of launch vehicle with liquid fuel has been designed and then mapped into Bayesian networks. Finally using expert decision of system and estimation of model conditional parameters with Monte Carlo Markov Chain, reliability of launch vehicle structure has been estimated.*

**Keywords:** Reliability, Fault tree, Bayesian networks, Expert, Launch vehicle structure, Monte carlo Markov chain

---

1. M. Sc. (Corresponding Author)

2. M. Sc.

3. Assistant Professor

4. Assistant Professor

# تخمین قابلیت اطمینان سازه ماهواره بر به روش شبکه‌های بیزین و درخت خطأ

سید محمد مهدی شریفی<sup>۱\*</sup>، حسن غلامی مزینان<sup>۲</sup>، کامران شهانقی<sup>۳</sup> و مهدی کرباسیان<sup>۴</sup>

۱- دانشکده مهندسی صنایع، دانشگاه علم و صنعت ایران

۲- دانشکده مهندسی راه‌آهن، دانشگاه علم و صنعت ایران

۳- دانشکده مهندسی صنایع، دانشگاه صنعتی مالک اشتر

\* تهران، نارمک، خ فرجام

Sharifi.smm@gmail.com

شناسایی انواع خرابی سیستم‌ها به خصوص در مورد محصولات حیاتی و حساس و محاسبه قابلیت اطمینان آنها قبل از به کارگیری، نقش مؤثری در بهبود طراحی این سیستم‌ها ایفا می‌کند. از سویی دیگر، تخمین قابلیت اطمینان برخی از سیستم‌ها مانند اکثر محصولات فضایی به علت قدران یا کمبود داده بسیار مشکل و بعضًا نشدنی است. روش شبکه‌های بیزین روش گرافیکی بسیار قوی و کارآ برای تخمین قابلیت اطمینان سیستم‌های پیچیده است که مشکل کمبود داده را نیز از بین می‌برد. بر همین اساس، در این مقاله، ابتدا درخت خطأ مربوط به شکست سازه یک ماهواره بر ساخت مایع طراحی و سپس به شبکه بیزین تبدیل شده است. در نهایت با استفاده از نظرات خبره‌های سیستم و تخمین پارامترهای شرطی مدل با استفاده از زنجیره مارکوف مونت کارلو، قابلیت اطمینان کارکرد صحیح سازه یک ماهواره بر تخمین زده شده است.

**واژه‌های کلیدی:** قابلیت اطمینان، درخت خطأ، شبکه‌های بیزین، سازه ماهواره بر، زنجیره مارکوف مونت کارلو

یک، این شاخص می‌تواند نشان‌دهنده شکست در مأموریت باشد. موقیتیک ماهواره بر در گرو کارکرد صحیح تمامی زیرسیستم‌های آن ماهواره بر است. در این مقاله، تنها به ارزیابی و تخمین قابلیت اطمینان زیرسیستم سازه یک ماهواره بر سوخت مایع پرداخته شده است. به این صورت که ابتدا با استفاده از روش تحلیل درخت خطأ، روابط بین خرابی‌ها و علل آن در قالب یک درخت خطأ نشان داده شده و سپس با تبدیل این درخت به شبکه‌های بیزین با توجه به مقاله باییو<sup>۱</sup>، قابلیت اطمینان این زیرسیستم به دست آمده است. روش شبکه‌های بیزین یک روش گرافیکی بسیار قوی و کارآ برای تخمین قابلیت اطمینان سیستم‌های پیچیده است [۲]. در ابتدا بارلو<sup>۲</sup> در سال ۱۹۸۸ از شبکه‌های بیزین برای محاسبه قابلیت اطمینان استفاده کرد [۳]، او در مقاله خود به خوبی توانست سادگی و

## مقدمه

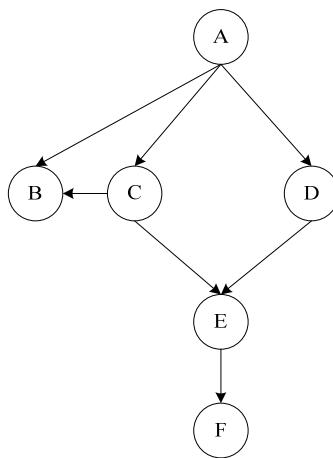
محصولات مهندسی مدرن از تک تک قطعات تا سامانه‌های بزرگ باید به گونه‌ای طراحی و تولید شوند که در مدت زمان مأموریت قابلیت اطمینان لازم را داشته باشند. در هر صنعتی و بهخصوص صنایع هوا و فضا هنگامی که سیستمی از کار می‌افتد یا دچار اختلال می‌شود، از جنبه‌های مختلفی مانند جنبه‌های اقتصادی، انسانی، سیاسی و ... خطرناک و زیان‌آور است. قابلیت اطمینان یک ماهواره بر نیز احتمال آن است که ماهواره بر مأموریت خود را با موفقیت به پایان برساند. همچنین با کم کردن مقدار این احتمال از

۱. کارشناسی ارشد (نویسنده مخاطب)

۲. کارشناسی ارشد

۳. استادیار

۴. استادیار



شکل ۱- شبکه بیزین فرضی

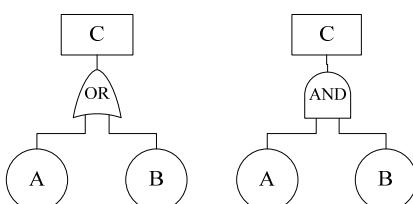
در این مثال گره A که هیچ یالی به آن متصل نیست، گره ریشه و گره‌های دیگر گره‌های والد برای گره‌های متصل به آنها هستند. در این مثال احتمال درست کارکردن F به شرط آنکه E درست کار کند را به صورت  $P(F|E)$  نمایش داده شده که برای بقیه گره‌ها نیز به همین ترتیب است.

### تبديل درخت خطا به شبکه‌های بیزین

با تبدیل بلوك دیاگرامها یا درخت‌های خطا به شبکه‌های بیزین و بالحافظکردن محصول نهایی به عنوان آخرین گره می‌توان قابلیت اطمینان آن را محاسبه کرد.

درخت‌های خطا به راحتی می‌توانند به شبکه‌های بیزین تبدیل شوند. همان‌طور که در شکل (۲) مشخص شده است، می‌توان پیشامدهای خارجی را به نوعی گره‌های شبکه بیزین درنظر گرفت و دریچه‌های OR و AND نیز به یال‌ها تبدیل شوند، به طوری که تفاوت بین نوع دریچه‌ها بر احتمالات شرطی که در شبکه‌های بیزین بین متغیرها تعریف می‌شود، اثر می‌گذارد.

درخت‌های خطا را می‌توان با درنظر گرفتن دریچه‌های OR و AND به شبکه بیزین تبدیل کرد. شبکه‌های بیزین شکل‌های (۳) و (۴) مربوط به شکل (۲) هستند و معادله (۱) برای هر دو حالت نشان داده شده است. در شکل (۳) منظور از  $\Pr\{A=1\}$  احتمال درست کارکردن گره A است.



شکل ۲- درخت خطا مربوط به گره‌های OR و AND با دریچه‌های A، B و C

همچنین کارآیی بالای این روش را برای محاسبه قابلیت اطمینان نشان دهد. در سال‌های ۱۹۹۶ تا ۱۹۹۸ زی<sup>۷</sup>، کرشنومورتیس<sup>۸</sup> و گوکل<sup>۹</sup> با نوآوری‌هایی در مقالات خود از شبکه‌های بیزین برای تخمین قابلیت اطمینان سیستم‌های جزء محور استفاده کردند [۴-۶]. در سال ۲۰۰۰ برای اولین بار گرن<sup>۱۰</sup> و داهل<sup>۱۱</sup>، در مقاله خود به منظور تخمین قابلیت اطمینان نرم‌افزاری از شبکه‌های بیزین بهره گرفتند [۷]. در سال ۲۰۰۱، جنسن<sup>۱۲</sup>، کاری در راستای استفاده از شبکه‌های بیزین در سیستم‌های ردیابی خط‌ارائه داد [۸]، در همان سال باییو، با ایجاد یک مدل عمومی قابلیت اطمینان با استفاده از شبکه‌های بیزین، تأثیر فراوانی بر روی این روش گذاشت. همچنین او در کار خود نشان داد به راحتی می‌توان درخت‌های خطا را به شبکه‌های بیزین تبدیل کرد [۱]. در همین راستا، آماساکی<sup>۱۳</sup> برای ارزیابی کیفیت مدل با استفاده از داده‌های واقعی از شبکه‌های بیزین استفاده کرد [۹]. بودالی<sup>۱۴</sup>، در سال ۲۰۰۶ کار جدیدی را با پیاده‌سازی شبکه‌های بیزین برای تخمین قابلیت اطمینان سیستم‌های دینامیکی ارائه داد [۱۰]. از دیگر نوآوری‌ها در این زمینه می‌توان به مقاله داگوس<sup>۱۵</sup> و همکاران اشاره کرد. آن‌ها در مقاله خود الگوریتمی پیشنهاد داده‌اند که طی آن می‌توان نقش خبره را برای تعیین روابط بین اجزای سیستم و ایجاد مدل از بین برد [۱۱].

### شبکه‌های بیزین

شبکه‌های بیزین، نمونه‌ای از مدل‌های گرافیکی هستند که دارای گره‌هایی برای متغیرها و یال‌های جهت‌داری به منظور نشان دادن روابط میان این گره‌ها هستند. این شبکه‌ها از جمله گراف‌های فاقد دور (DAG) هستند. از این شبکه‌ها برای محاسبه احتمال یک رخداد (پایین‌ترین گره) که متأثر از چندین متغیر دیگر است، مورد استفاده قرار می‌گیرد. برای محاسبه احتمال هر گره والد، ابتدا، احتمالات گره‌های ریشه با استفاده از توابع توزیع خاص، مشاهدات یا نظرات خبره استخراج می‌شوند سپس با بهره‌مندی از قاعدة احتمالی بیز، احتمال گره والد به دست می‌آید. به عنوان مثال برای شبکه نشان داده شده در شکل (۱)، احتمال رخداد اتفاق F از معادله (۱) به دست می‌آید:

$$P(A, B, C, D, E, F) = P(F|E) \cdot P(E|C, D) \cdot P(D|A) \cdot P(C|A) \cdot P(B|C, A) \cdot P(A) \quad (1)$$

7. Xie

8. Krishnemurthy

9. Ghokale

10. Gran

11. Dahll

12. Jensen

13. Amasaki

14. Boudali

15. Doguc

16. Direct Acyclic Graph

## اجزای سازه ماهواره‌بر در مراحل جدایش

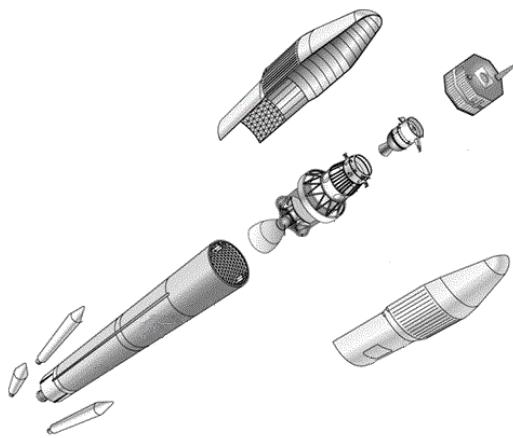
مأموریت یک ماهواره‌بر از ۳ مرحله تشکیل شده است، بنابراین در هر ماهواره‌بر برای هر یک از این مراحل، باید سازه‌ای را در نظر گرفت. از آنجاکه در این مقاله به بررسی قابلیت اطمینان سازه پرداخته شده است، به بررسی واستگی‌های بین زیرسیستم‌های اصلی ماهواره‌بر پرداخته نشده است. اجزای سازه ماهواره‌بر برای هر یک از مراحل به صورت زیر است:

مرحله اول: بدنه و مخازن، تقویت‌کننده طولی و عرضی مخزن اکسید کننده، تقویت‌کننده طولی و عرضی مخزن سوخت، تقویت‌کننده طولی و عرضی پوسته موتور، عدسی مخزن اکسید کننده موتور، عدسی مخزن سوخت موتور، عدسی میانی مخزن سوخت و اکسید کننده موتور.

مرحله دوم: اجزای این مرحله کاملاً مشابه مرحله اول است.

مرحله سوم: بدنه و مخازن، تقویت‌کننده طولی و عرضی بدنه، مخزن اکسید کننده موتور، مخزن سوخت موتور، تقویت‌کننده طولی و عرضی دماغه.

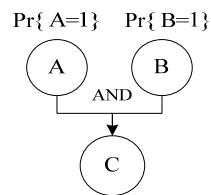
در مرحله سوم ماهواره‌بر دیگر موتور ندارد و سیستم تزریق ماهواره که معمولاً فنری است، جایگزین آن می‌شود. شکل (۶) نمایی شماتیک از سازه یک ماهواره‌بر را در مراحل مختلف نشان می‌دهد.



شکل ۶- نمایی شماتیک از سازه یک ماهواره بر در مراحل مختلف

## درخت خطا شکست در سازه یک ماهواره‌بر

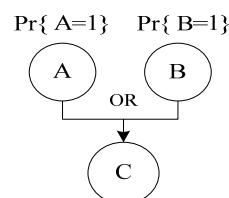
روش تحلیل درخت خطا یک نمودار منطقی و گرافیکی از بالا به پایین است که خرابی و علل آن را توصیف می‌کند [۱۴]. نمودار تحلیل درخت خطا از نظر گرافیکی، نمایانگر تمامی خرابی‌های سامانه، زیرسامانه و مجموعه‌ای از علائم و نمادها را به کار می‌گیرد. در این بخش از مقاله با انجام تحلیل بالقوه خرابی‌ها با تکنیک FMEA، خرابی‌های مربوط به زیرسیستم سازه یک ماهواره‌بر استخراج و در قالب یک درخت خطا در شکل (۷) نشان داده شده است.



شکل ۳- شبکه بیزین مربوط به درخت خطا با دریچه AND

روابط شرطی برای شبکه بیزین شکل (۳) به شرح زیر است:

$$\begin{aligned} \Pr\{C=1|A=0, B=0\} &= 0 \\ \Pr\{C=1|A=0, B=1\} &= 0 \\ \Pr\{C=1|A=1, B=0\} &= 0 \\ \Pr\{C=1|A=1, B=1\} &= 1 \end{aligned}$$



شکل ۴- شبکه بیزین مربوط به درخت خطا با دریچه OR

$$\begin{aligned} \Pr\{C=1|A=0, B=0\} &= 0 \\ \Pr\{C=1|A=0, B=1\} &= 1 \\ \Pr\{C=1|A=1, B=0\} &= 1 \\ \Pr\{C=1|A=1, B=1\} &= 1 \end{aligned}$$

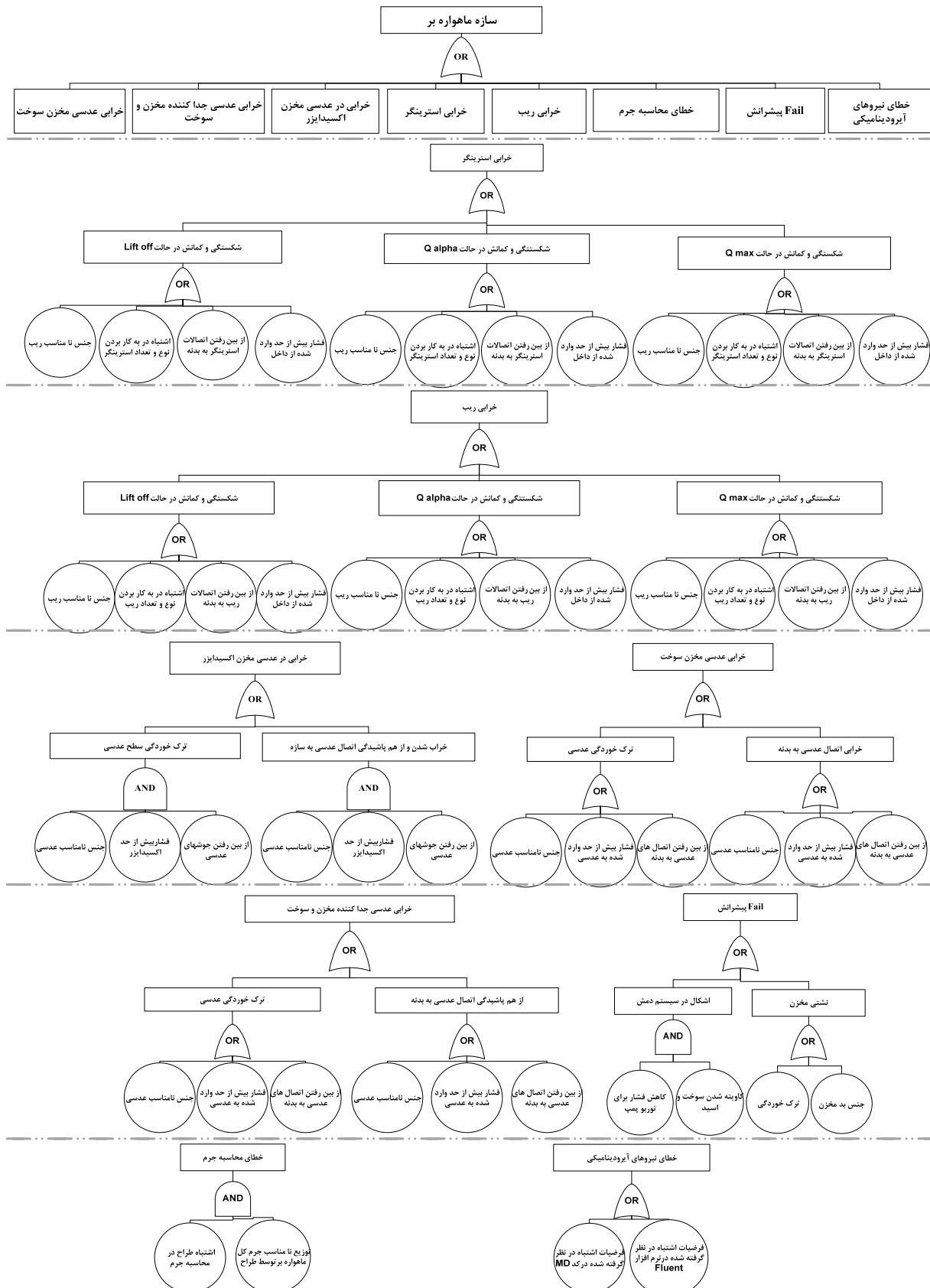
## زیرسیستم‌های یک ماهواره بر

ماهواره‌برها اصولاً از ۵ زیرسیستم با عنوانین زیرسیستم پیشراش، زیرسیستم هدایت، ناویگری و کنترل، زیرسیستم سازه، زیرسیستم جدایش و زیرسیستم کامپیوتر مرکزی تشکیل شده‌اند که در شکل (۵) نشان داده شده است [۱۲ و ۱۳].



شکل ۵- زیرسیستم‌های یک ماهواره بر

موفقیت یک ماهواره‌بر در گرو کارکرد صحیح تمام این زیرسیستم‌های است، به‌طوری که شکست در هر یک از این زیرسیستم‌ها منجر به شکست ماهواره‌بر خواهد شد. هر یک از این زیرسیستم‌ها اجزایی دارند که روابط میان این اجزاء بعض‌اً ساده و گاهی نیز پیچیده است. بهمنظور محاسبه قابلیت اطمینان هر یک از این سیستم‌ها داشتن اطلاعاتی در مورد خرابی این سیستم‌ها امری بسیار ضروری است. در این مقاله، به محاسبه قابلیت اطمینان زیرسیستم سازه ماهواره‌بر با ساخت مایع پرداخته شده‌است که در بخش‌های بعد به شرح زیرسیستم سازه و خرابی‌های مربوط به آن پرداخته شده است.



شکل ۷- درخت خطای سازه ماهواره‌بر و هر یک از اجزای اصلی سازه

(۷) در جدول (۱) نشان داده شده است. در این جدول، درخت خطای در سه لایه تقسیم‌بندی شده است که لایه اول، شامل خطاهای اصلی سازه ماهواره‌بر، لایه دوم، عوامل خطای برای لایه اصلی و لایه سوم که دارای احتمال شرطی نبوده و با عنوان لایه حاشیه‌ای نامگذاری شده است.

جدول ۱- علائم اختصاری مربوط به اجزای موجود در درخت خطای

علامت اختصاری			خطای اصلی
حاشیه‌ی	لایه دوم	-	
$r_1, \dots, r_{12}$	$R_1, R_2, R_3$	R	خرابی ریب
$s_1, \dots, s_{12}$	$S_1, S_2, S_3$	S	خرابی استرینگر
$ol_1, \dots, ol_6$	$OL_1, OL_2$	OL	خرابی عدسی مخزن اکسیدایزر
$fl_1, \dots, fl_6$	$FL_1, FL_2$	FL	خرابی عدسی مخزن سوت
$sl_1, \dots, sl_6$	$SL_1, SL_2$	SL	خرابی عدسی جداکننده مخزن و وخت
$p_1, \dots, p_4$	$P_1, P_2$	P	پیشرانش Fail
$m_1, m_2$	-	M	خطای محاسبه جرم
$a_1, a_2$	-	A	خطای نیروهای آبیودینامیکی

احتمال درست کارکرد ریب (تفویت‌کننده)، طبق رابطه (۱) محاسبه شده و به شرح زیر خواهد بود:

$$\Pr(R) = P(R|R_1, R_2, R_3) \cdot P(R_1|r_1, r_2, r_3, r_4) \cdot P(R_2|r_5, r_6, r_7, r_8) \times P(R_3|r_9, r_{10}, r_{11}, r_{12}) \cdot P(r_1) \cdot P(r_2) \cdot P(r_3) \cdot P(r_4) \cdot P(r_5) \times P(r_6) \cdot P(r_7) \cdot P(r_8) \cdot P(r_9) \cdot P(r_{11}) \cdot P(r_{12})$$

که مقادیر احتمالات شرطی طبق رابطه (۲) و روش زنجیره مارکوف مونت کارلو محاسبه می‌شود. در زیر نحوه محاسبه احتمال شرطی درست کارکرد ریب با شرایط حاکم بر سه زیر عامل آن به شرح زیر است:

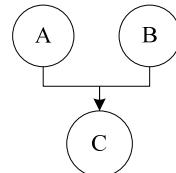
$$\begin{aligned} P(R|R_1, R_2, R_3) = & \tau_1 P(R_1)P(R_2)P(R_3) + \tau_2 P(R_1)P(R_2)(1 - P(R_3)) + \\ & \tau_3 P(R_1)(1 - P(R_2))P(R_3) + \\ & \tau_4 (1 - P(R_1))P(R_2)P(R_3) + \tau_5 (1 - P(R_1))(1 - \\ & PR2PR3 + \tau_6 1 - PR1PR21 - PR3 + \tau_7 \\ & P(R_1)(1 - P(R_2))(1 - P(R_3)) + \tau_8 (1 - P(R_1))(1 - \\ & P(R_2))(1 - P(R_3)) \end{aligned}$$

همان‌طورکه ذکر شد، مقادیر احتمالی حاشیه‌ای برای تخمین قابلیت اطمینان سازه ماهواره‌بر از افراد خبره و برخی استانداردهای موجود دریافت و در جدول (۲) درج شده است. قابلیت اطمینان اجزای ذکر شده در شکل (۷) نیز طبق روابط فوق ارائه شده است. جدول (۳) درصد قابلیت اطمینان مربوط به لایه دوم و جدول (۴) درصد قابلیت اطمینان زیرسیستم‌های اصلی سازه ماهواره‌بر را نشان می‌دهد.

## تبديل درخت خطای سازه ماهواره‌بر به شبکه بیزین و محاسبه قابلیت اطمینان

برای تبدیل درخت خطای ماهواره‌بر به یک شبکه بیزین باید از الگوی ارائه شده در بخش ۲ استفاده کرد که شبکه بیزین مربوطه در شکل (۹) نشان داده شده است. از آنجاکه در رابطه (۱) دو نوع احتمال شرطی و حاشیه‌ای وجود دارد، بنابراین رویکردهای حل به دو صورت است. رویکرد اول آنکه مقدار احتمالات حاشیه‌ای وجود داشته باشد و باید احتمالات شرطی را محاسبه کرد و رویکرد دوم آنکه هیچکدام از احتمالات شرطی و حاشیه‌ای وجود ندارد و هر دو باید محاسبه شوند. در این مقاله، رویکرد حل از نوع اول است و مقادیر احتمالات حاشیه‌ای از افراد خبره و تکنیک FMECA و همچنین برخی استانداردهای موجود [۱۷-۱۵] استخراج و در جدول (۲) درج شده است. احتمالات شرطی با استفاده از روش زنجیره مارکوف مونت کارلو<sup>۱</sup> (MCMC) محاسبه و سپس مقدار قابلیت اطمینان سازه ماهواره‌بر طبق رابطه (۱) محاسبه شده است. الگوریتم‌های متropolیس و گیس از جمله الگوریتم‌های معروف زنجیره مارکوف مونت‌کارلو هستند که در این مقاله از الگوریتم متropolیس استفاده شده است. در این تحقیق سعی شده است برای برآورد احتمالات شرطی، با کمک این الگوریتم و نظرات خبره، نمونه‌های تصادفی با استفاده از توزیع‌های آماری ایجاد شود که روشی کاملاً جدید برای محاسبه احتمالات شرطی است.

برای محاسبه احتمال درست کارکرد C در شرایط A و B در شکل (۸)، ابتدا باید احتمالات شرطی τ را با توجه به داده‌های تجربی به دست آمده از یکتابع توزیع یکنواخت بین صفر و یک و با استفاده از روش متropolیس تخمین زده و سپس طبق رابطه (۲) احتمال درست کارکرد C را محاسبه کرد.



شکل ۸- شبکه بیزین فرضی

$$\begin{aligned} \tau_1 &= \Pr(C = 1|A = 0, B = 0) \\ \tau_2 &= \Pr(C = 1|A = 0, B = 1) \\ \tau_3 &= \Pr(C = 1|A = 1, B = 0) \\ \tau_4 &= \Pr(C = 1|A = 1, B = 1) \end{aligned}$$

$$\Pr(C|A, B) = \tau_1 P_1 P_2 + \tau_2 P_1 (1 - P_2) + \tau_3 (1 - P_1) P_2 + \tau_4 (1 - P_1) (1 - P_2) \quad (2)$$

برای ساده‌سازی علائم اختصاری اجزای موجود در درخت خطای شکل

جدول ۲- مقادیر قابلیت اطمینان عوامل حاشیه‌ای

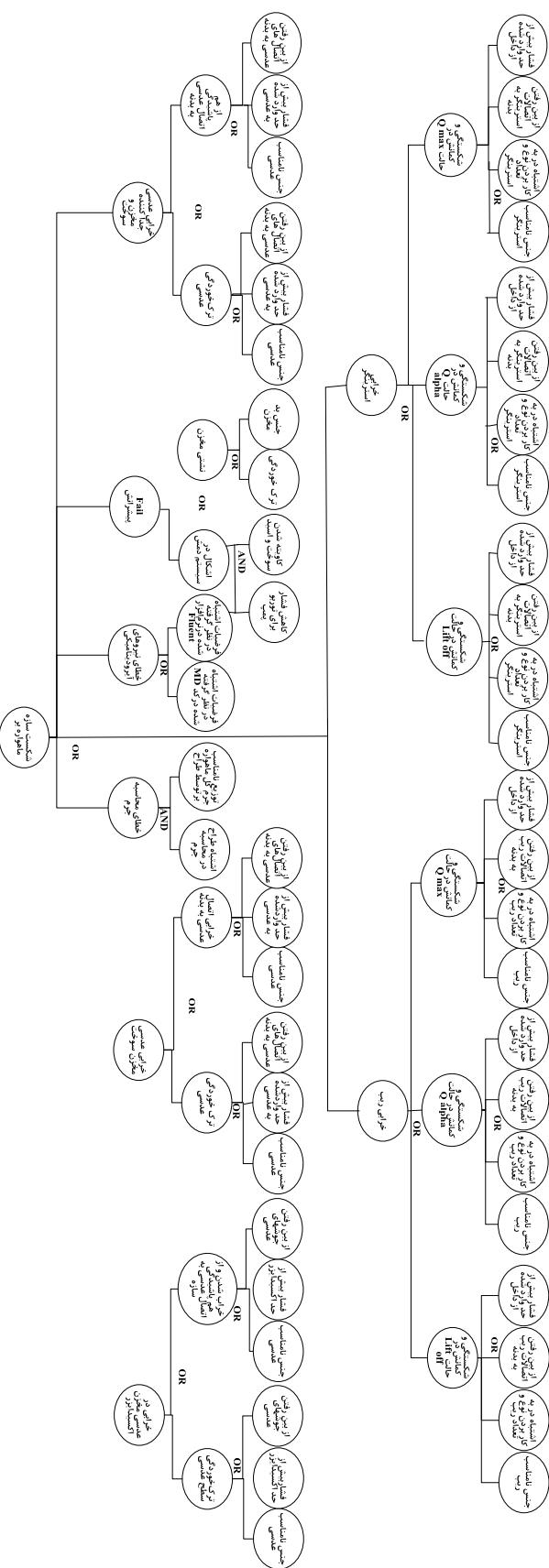
قابلیت اطمینان	عوامل حاشیه‌ای	عوامل اطمینان	قابلیت اطمینان	عوامل حاشیه‌ای
۰.۹۹/۵	S <sub>1</sub>	۰.۹۹/۵	r <sub>1</sub>	
۰.۹۹	S <sub>2</sub>	۰.۹۹	r <sub>2</sub>	
۰.۹۹/۶	S <sub>3</sub>	۰.۹۹/۶	r <sub>3</sub>	
۰.۹۹	S <sub>4</sub>	۰.۹۹	r <sub>4</sub>	
۰.۹۹/۷	S <sub>5</sub>	۰.۹۹/۷	r <sub>5</sub>	
۰.۹۹/۹	S <sub>6</sub>	۰.۹۹/۹	r <sub>6</sub>	
۰.۹۹/۵	S <sub>7</sub>	۰.۹۹/۵	r <sub>7</sub>	
۰.۹۹	S <sub>8</sub>	۰.۹۹	r <sub>8</sub>	
۰.۹۹/۹	S <sub>9</sub>	۰.۹۹/۹	r <sub>9</sub>	
۰.۹۹/۵	S <sub>10</sub>	۰.۹۹/۵	r <sub>10</sub>	
۰.۹۹/۹	S <sub>11</sub>	۰.۹۹/۹	r <sub>11</sub>	
۰.۹۹	S <sub>12</sub>	۰.۹۹	r <sub>12</sub>	
	f <sub>l1</sub>		ol <sub>1</sub>	
۰.۹۹/۵	f <sub>l2</sub>	۰.۹۹/۱	ol <sub>2</sub>	
۰.۹۹/۱	f <sub>l3</sub>	۰.۹۹/۵	ol <sub>3</sub>	
۰.۹۹/۵	f <sub>l4</sub>	۰.۹۹/۹	ol <sub>4</sub>	
۰.۹۹	f <sub>l5</sub>	۰.۹۹/۵	ol <sub>5</sub>	
۰.۹۹	f <sub>l6</sub>	۰.۹۹/۳	ol <sub>6</sub>	
۰.۹۹/۹	p <sub>1</sub>	۰.۹۹/۱	sl <sub>1</sub>	
۰.۹۹	p <sub>2</sub>	۰.۹۹/۵	sl <sub>2</sub>	
۰.۹۹/۹۵	p <sub>3</sub>	۰.۹۹/۴	sl <sub>3</sub>	
۰.۹۹/۹	p <sub>4</sub>	۰.۹۹/۹	sl <sub>4</sub>	
۰.۹۹/۵	m <sub>1</sub>	۰.۹۹	sl <sub>5</sub>	
۰.۹۹/۷	m <sub>2</sub>	۰.۹۹/۵	sl <sub>6</sub>	
۰.۹۹/۵	a <sub>2</sub>	۰.۹۹	a <sub>1</sub>	

جدول ۳- قابلیت اطمینان زیرسیستم‌های لایه دوم

قابلیت اطمینان	لایه دوم	قابلیت اطمینان	لایه دوم
۰.۹۹/۹۴۰	OL <sub>2</sub>	۰.۹۹/۹۷۹	R <sub>1</sub>
۰.۹۹/۶۹۰	FL <sub>1</sub>	۰.۹۹/۸۸۹	R <sub>2</sub>
۰.۹۹/۵۸۰	FL <sub>2</sub>	۰.۹۹/۶۸۹	R <sub>3</sub>
۰.۹۹/۱۸۱	SL <sub>1</sub>	۰.۹۹/۸۹۹	S <sub>1</sub>
۰.۹۹/۸۶۰	SL <sub>2</sub>	۰.۹۹/۴۸۹	S <sub>2</sub>
۰.۹۹/۷۴۰	P <sub>1</sub>	۰.۹۹/۹۰۹	S <sub>3</sub>
۰.۹۹/۸۶۰	P <sub>2</sub>	۰.۹۹/۸۹۰	OL <sub>1</sub>

جدول ۴- قابلیت اطمینان زیرسیستم‌های اصلی سازه ماهواره بر

A	M	P	SL	FL	OL	S	R	قابلیت اطمینان %
۰.۹۷۹	۰.۹۷۴	۰.۹۷۳	۰.۹۷۱	۰.۹۷۴	۰.۹۷۵	۰.۹۷۱	۰.۹۷۶	



شکل ۹- تبدیل درخت خطای سازه ماهواره بر به شبکه بیزین

فراوانی شده است. بنابراین لازم است در این بخش از مقاله، از این عزیزان خصوصاً جناب آقای دکتر نبوی، جناب آقای دکتر مقصودی و آقای دکتر افضلی تشکر و قدردانی ویژه‌ای صورت گیرد.

در نهایت قابلیت اطمینان تخمین زده شده برای سازه ماهواره‌بر به شرح زیر خواهد بود:

$$P_S(R,S,OL,FL,SL,M,P,A) = \% ۹۷/۹۳۶$$

## مراجع

- [1] Bobbio, A. and et.al, "Improving The Analysis of Dependable Systems by Mapping Fault Trees into Bayesian Networks," *Reliability Engineering and System Safety*, Vol. 71, No. 3, 2001, pp. 249-260.
- [2] Toledoano, J. G. T. and Succar, L. E. S., "Bayesian Networks for Reliability Analysis of Complex Systems," *Computer Scince*, Vol. 1484, No. 465, 1998, pp. 1-17.
- [3] Barlow, R. E., "Using Influence Diagrams," *Accelerated Life Testing and Experts' Opinions in Reliability*, 1988, pp.145-150.
- [4] Xie, M. and Wohlin, C., "An Additive Reliability Model for the Analysis of Modular Software Failure Data," *Proceedings of the Sixth International symposium on Software Reliability Engineering*, 1996, pp. 188-193.
- [5] Krishnemurthy, S. and Mathur, A. P., "On the Estimation of Reliability of a Software System Using Reliabilities of Its Components," *Proceedings of the Ninth International Symposium on Software Reliability Engineering*, 1997, pp.146.
- [6] Ghokale, S., Lyu, M. and Trivedi, K., "Reliability Simulation of Component Based Software Systems," *Proceedings of the International Symposium on Software Reliability Engineering*, 1998.
- [7] Gran, B. A. and et.al, "Estimating Dependability of Programmable Systems Using Bsns," *Proceedings of the Safecom*, 2000, pp. 309-320.
- [8] Jensen, F. V., *Bayesian Networks and Decision Graphs*, New York, Springer, 2001.
- [9] Amasaki, S. and et.al, "A Bayesian Belief Network for Assessing Likelihood of Fault Content," *Proceedings of the 14<sup>th</sup> International Symposium on Software Reliability Engineering*, 2003, pp. 215-226.
- [10]Boudali, H. and Dugan, J. B., "A Continuous-Time Bayesian Network Reliability Modeling and Analysis Framework," *IEEE Trans Reliability*, Vol. 55, No.1, 2006, pp. 86-97.
- [11]Doguc, O. and Marquez, J. E. R., "A Generic Method for Estimating System Reliability Using Bayesian Network," *Reliability Engineering and System Safety*, Vol. 94, No.2, 2009, pp. 542-550.
- [12]Abou Nassar, L. and et.al., "Spacecraft Structures and Launch Vehicles," A Presentation in Department of Aerospace and Ocean Engineering, Virginia Tech University, 2004.
- [13]Stengel, R., "Launch Vehicle Design: Configurations and Structures, Space System Design", One Course in Department of Mechanical and Aerospace, Princeton University, 2008.

## نتیجه‌گیری و پیشنهادات

همواره تخمین قابلیت اطمینان برای سیستم‌هایی که داده‌های آزمایشی کم و حساسیت بالایی دارند، اهمیت بالایی دارد. ماهواره‌بر از دستگاه‌های یکبار مصرف و با هزینه گرفت از استفاده از نظرات خبرگان برای تخمین قابلیت اطمینان ضروری و همراه با خطاست. در این راستا، این مقاله با استفاده از تکنیک شبکه‌های بیزین به ارائه الگویی برای تخمین قابلیت اطمینان سازه ماهواره‌بر ساخت مایع پرداخته است. در این روش، ابتدا والد و فرزندان کل اجزای سیستم از درخت خطا سیستم استخراج و سپس روابط شرطی بیزین برای این مدل ارائه شده است. با کسب نظرات خبرگان و با استفاده از برخی استانداردهای موجود قابلیت اطمینان حاشیه‌ای تعیین (برای اجزایی که هیچ فرزندی به آنها متصل نیست) و سپس طبق روش زنجیره مارکوف مونت کارلو به تخمین قابلیت اطمینان اجزای لایه‌های فرزندی پرداخته شده است. در این روش قابلیت اطمینان شرطی اجزاء با درنظرگرفتن توزیع یکنواخت بین صفر و یک برای آنها تخمین زده شده و از رابطه معادله (۲) محاسبه شده‌اند.

در این روش با داشتن درخت خطا یک سیستم به راحتی می‌توان شبکه بیزین معادل را طراحی و سپس قابلیت اطمینان سیستم را به سادگی تخمین زد. از دیگر مزایای این روش این است که در صورت نداشتن اطلاعات کافی در مورد سیستم و حتی مقادیر احتمالی مربوط به عوامل حاشیه‌ای، می‌توان مقادیر مربوطه را تخمین و قابلیت اطمینان تخمینی قابل قبولی را برای سیستم ارائه کرد. از آنجاکه دست یافتن به مقادیر حاشیه‌ای برای سیستم‌هایی مانند ماهواره‌بر پیچیده است، ارائه رویکردی که بتواند موجب کاهش این پیچیدگی شود، پیشنهاد می‌گردد. همچنین ایجاد الگوریتمی به منظور از بین رفتن نقش خبره در سیستم‌هایی نظری ماهواره‌بر که دارای داده‌های آزمایشی کم هستند نیز می‌تواند تأثیر بسزایی در دقت و سرعت تخمین قابلیت اطمینان از روش شبکه‌های بیزین داشته باشد. بنابراین این دو پیشنهاد می‌توانند اساس تحقیقات آتی قرار گیرند.

## تقدیر و تشکر

در قسمت‌هایی از این تحقیق برای گرفتن اطلاعات اولیه و در بخش‌هایی نیز برای اطمینان از نتایج حاصله، از نظرات و مشاوره‌های کارشناسان و افراد خبره در زمینه ماهواره‌بر استفاده

- [16]MIL-HDBK-H 108, Sampling Procedures and Tables for Life and Reliability Testing (Based on Exponential Distribution), 2002.
- [17]MIL-HDBK-338, Electronic Reliability Design Handbook, 1995.
- [14]Vesely, W. and Goldbrg, B., *Fault Tree Handbook*, United State Nuclear Regulatory Commission, 1981.
- [15]MIL-HDBK-217F Notice 2, Reliability Prediction of Electronic Equipment, 1995.