

بِسْمِ اللَّهِ الرَّحْمَنِ الرَّحِيمِ

پایان نامه‌ی کارشناسی ارشد مهندسی مکانیک-طراحی کاربردی

## بررسی تحلیلی و عددی پدیده‌ی ضربه پرتابه در پوسته‌های

### کامپوزیتی مشبک استوانه‌ای

نگارنده:

مه‌دی خوش سرور

استاد راهنما:

دکتر غلامحسین رحیمی شهرباف

استاد مشاور:

دکتر غلامحسین لیاقت

زمستان ۹۲



بسمه تعالی

## تاییدیه اعضای هیات داوران حاضر در جلسه دفاع از پایان نامه

آقای مهدی خوش سرور پایان نامه ۶ واحدی خود را با عنوان بررسی تحلیلی و عددی پدیده‌ی ضربه پرتابه در پوسته‌های کامپوزیتی مشبک استوانه‌ای در تاریخ ۱۳۹۲/۱۲/۱۹ ارائه کردند.

اعضای هیات داوران نسخه نهایی این پایان نامه را از نظر فرم و محتوا تایید کرده و پذیرش آنرا برای تکمیل درجه کارشناسی ارشد مهندسی مکانیک - طراحی کاربردی پیشنهاد می‌کنند.

عضو هیات داوران	نام و نام خانوادگی	رتبه علمی	امضا
استاد راهنما	دکتر غلامحسین رحیمی شعریاف مقدس	استاد	
استاد مشاور	دکتر غلامحسین لیاقت	استاد	
استاد ناظر	دکتر اکبر علی بیگلو	دانشیار	
استاد ناظر	دکتر عباس راستگو	دانشیار	
مدیر گروه (با نماینده گروه تخصصی)	دکتر اکبر علی بیگلو	دانشیار	

این نسخه به عنوان نسخه نهایی پایان نامه / رساله مورد تایید است.  
اعضای استاد راهنما

### دستورالعمل حق مالکیت مادی و معنوی در مورد نتایج پژوهشهای علمی دانشگاه تربیت مدرس

**مقدمه:** با عنایت به سیاست‌های پژوهشی دانشگاه در راستای تحقق عدالت و کرامت انسانها که لازمه شکوفایی علمی و فنی است و رعایت حقوق مادی و معنوی دانشگاه و پژوهشگران، لازم است اعضای هیات علمی، دانشجویان، دانش‌آموختگان و دیگر همکاران طرح، در مورد نتایج پژوهشهای علمی که تحت عنوان پایان‌نامه، رساله و طرحهای تحقیقاتی که با هماهنگی دانشگاه انجام شده است، موارد ذیل را رعایت نمایند:

**ماده ۱-** حق نشر و تکثیر پایان‌نامه و درآمد‌های حاصل از آنها متعلق به دانشگاه می‌باشد ولی حقوق معنوی پدیدآورندگان محفوظ خواهد بود.

**ماده ۲-** انتشار مقاله یا مقالات مستخرج از پایان‌نامه/ رساله به صورت چاپ در نشریات علمی و یا ارائه در مجامع علمی باید به نام دانشگاه بوده و وینا تایید استاد راهنمای اصلی، یکی از اساتید راهنما، مشاور و یا دانشجوی مسئول مکاتبات مقاله باشد. ولی مسئولیت علمی مقاله مستخرج از پایان‌نامه و رساله به عهده اساتید راهنما و دانشجو می‌باشد.

تبصره: در مقالاتی که پس از دانش‌آموختگی بصورت ترکیبی از اطلاعات جدید و نتایج حاصل از پایان‌نامه/ رساله نیز منتشر می‌شود نیز باید نام دانشگاه درج شود.

**ماده ۳-** انتشار کتاب، نرم‌افزار و یا آثار ویژه (اثری هنری مانند فیلم، عکس، نقاشی و نمایشنامه) حاصل از نتایج پایان‌نامه و تمامی طرح‌های تحقیقاتی کلیه واحدهای دانشگاه اعم از دانشکده‌ها، مراکز تحقیقاتی، پژوهشکده‌ها، پارک علم و فناوری و دیگر واحدها باید با مجوز کتبی صادره از معاونت پژوهشی دانشگاه و براساس آئین‌نامه‌های مصوب انجام شود.

**ماده ۴-** ثبت اختراع و تدوین دانش فنی و یا ارائه در جشنواره‌های ملی، منطقه‌ای و بین‌المللی که حاصل نتایج مستخرج از پایان‌نامه/ رساله و تمامی طرح‌های تحقیقاتی دانشگاه باید با هماهنگی استاد راهنما یا مجری طرح از طریق حوزه پژوهشی دانشگاه انجام گیرد.

**ماده ۵-** این دستورالعمل در ۵ ماده و یک تبصره در تاریخ ۸۷/۴/۱ در شورای پژوهشی و در تاریخ ۸۷/۴/۲۳ در هیات رئیسه دانشگاه به تایید رسیده و در جلسه مورخ ۸۷/۷/۱۵ شورای دانشگاه به تصویب رسیده و از تاریخ تصویب در شورای دانشگاه لازم‌الاجرا است.

اینجانب مهدی خوش سرور دانشجوی رشته مهندسی مکانیک ورودی سال تحصیلی ۱۳۹۰ مقطع کارشناسی ارشد دانشکده مهندسی مکانیک متعهد می‌شوم کلیه نکات مندرج در آئین‌نامه حق مالکیت مادی و معنوی در مورد نتایج پژوهش‌های علمی دانشگاه تربیت مدرس را در انتشار یافته‌های علمی مستخرج از پایان‌نامه تحصیلی خود رعایت نمایم. در صورت تخلف از مفاد آئین‌نامه فوق‌الاشعار به دانشگاه و کالت و نمایندگی می‌دهم که از طرف اینجانب نسبت به لغو امتیاز اختراع بنام بنده و یا هرگونه امتیاز دیگر و تغییر آن به نام دانشگاه اقدام نماید. ضمناً نسبت به جبران فوری ضرر و زیان حاصله براساس برآورد دانشگاه اقدام خواهم نمود و بدینوسیله حق هرگونه اعتراض را از خود سلب نمودم.

امضا  
تاریخ ۹۲/۲/۱۴

### آیین نامه چاپ پایان نامه (رساله) های دانشجویان دانشگاه تربیت مدرس

نظر به اینکه چاپ و انتشار پایان نامه (رساله) های تحصیلی دانشجویان دانشگاه تربیت مدرس، مبین بخشی از فعالیتهای علمی - پژوهشی دانشگاه است بنابراین به منظور آگاهی و رعایت حقوق دانشگاه، دانش آموختگان این دانشگاه نسبت به رعایت موارد ذیل متعهد می شوند:

ماده ۱: در صورت اقدام به چاپ پایان نامه (رساله) ی خود، مراتب را قبلاً به طور کتبی به «دفتر نشر آثار علمی» دانشگاه اطلاع دهد.

ماده ۲: در صفحه سوم کتاب (پس از برگ شناسنامه) عبارت ذیل را چاپ کند:

«کتاب حاضر، حاصل پایان نامه کارشناسی ارشد/ رساله دکتری نگارنده در رشته \_\_\_\_\_ است که در سال \_\_\_\_\_ در دانشکده \_\_\_\_\_ دانشگاه تربیت مدرس به راهنمایی سرکار خانم/جناب آقای دکتر \_\_\_\_\_، مشاوره سرکار خانم/جناب آقای دکتر \_\_\_\_\_ و مشاوره سرکار خانم/جناب آقای دکتر \_\_\_\_\_ از آن دفاع شده است.»

ماده ۳: به منظور جبران بخشی از هزینه های انتشارات دانشگاه، تعداد یک درصد شمارگان کتاب (در هر نوبت چاپ) را به «دفتر نشر آثار علمی» دانشگاه اهدا کند. دانشگاه می تواند مازاد نیاز خود را به نفع مرکز نشر در معرض فروش قرار دهد.

ماده ۴: در صورت عدم رعایت ماده ۳، ۵۰٪ بهای شمارگان چاپ شده رابه عنوان خسارت به دانشگاه تربیت مدرس، تأدیه کند.

ماده ۵: دانشجو تعهد و قبول می کند در صورت خودداری از پرداخت بهای خسارت، دانشگاه می تواند خسارت مذکور را از طریق مراجع قضایی مطالبه و وصول کند؛ به علاوه به دانشگاه حق می دهد به منظور استیفای حقوق خود، از طریق دادگاه، معادل وجه مذکور در ماده ۴ را از محل توقیف کتابهای عرضه شده نگارنده برای فروش، تامین نماید.

ماده ۶: اینجانب مهدی خوش سرور دانشجوی رشته مهندسی مکانیک مقطع کارشناسی ارشد

تعهد فوق و ضمانت اجرایی آن را قبول کرده، به آن ملتزم می شوم.

نام و نام خانوادگی: مهدی خوش سرور

تاریخ و امضا:

با نهایت ادب و احترام، پایان نامه‌ی ناقابل‌م را تقدیم می‌کنم به

پدر و مادری که ذره ذره‌ی وجودشان را صرف‌بالیده شدنم کردند

و

همسرم که مهربانی و صبوری او توان زندگی و تلاش بر من بخشید

و

خواهران و برادر عزیزم

و

خداوند مهربان را شاکرم که توان به اتمام رساندن این پیام نامه را به من عطا نمود.

بر خود لازم می‌دانم که از استاد گرانقدرم جناب آقای دکتر غلامحسین رحیمی شهرباف، که در تمامی مراحل تکمیل پیام نامه این شاگرد خود را از دریای علم خود بهره‌مند ساخت کمال قدردانی را داشته‌ام و از خداوند متعال برای ایشان سلامتی و توفیق روز افزون هدایت فرزندان ایران را خواهانم. همچنین از استاد گرانقدرم جناب آقای دکتر غلامحسین لیاقت که بدون راهبانی‌ها و مشاوره‌ی بی‌دریغ ایشان اتمام کار این پیام نامه ممکن نبود، کمال تشکر را دارم و خالصانه برای ایشان طلب سلامتی و شادکامی دارم. از خانواده‌ی عزیز و مهربانم به خصوص پدر و مادر فدای کار و فرشته‌صنتم، که حضور و بهیاریشان نیروی تلاش و انگیزه‌ی این بنده‌ی حقیر را صدچندان کرده است پاسگزارم و سر تعظیم در برابر این عزیزانم فرو می‌آورم.

و در پایان صمیمانه‌ترین تشکراتم نشانه‌ی آنست که اسوه‌ی مهر و پاکی و آرامش در زندگی من بوده است، فاطمه محمدزاده، همسر عزیز و بردبارم.

## چکیده:

در طول عمر یک سازه و در زمان تولید، استفاده و تعمیر و نگهداری آن ممکن است توسط اجسام خارجی ضرباتی بر آن وارد شود. سازه های کامپوزیت چند لایه در مقایسه با سازه های فلزی مشابه، در برابر ضربه دارای عدم اطمینان بیشتری هستند. در سازه های کامپوزیتی، ضربات آسیب های داخلی ایجاد می کنند که غالباً با بازدید بصری و سطحی قابل رویت نیستند. این آسیب های داخلی میتواند منجر به کاهش شدید مقاومت سازه شده و تحت بار نیز گسترش یابند. بنابراین، اثرات ناشی از ضربه روی سازه های کامپوزیتی باید به درستی و با دقت فراوانی تحلیل و درک شود و در مراحل طراحی سازه های مذکور محاسبات دقیقی با در نظر گرفتن اثر این پدیده انجام گیرد. نگرانی در مورد اثر پدیده ی ضربه روی کارایی سازه های کامپوزیتی، عاملی اساسی در محدود کردن استفاده از مواد کامپوزیتی می باشد. به این دلایل، مسئله ی ضربه در نوشته ها و مقالات به نحو شایانی مورد توجه واقع شده است.

در پژوهش حاضر پاسخ ضربه ی سرعت پایین روی پوسته ی کامپوزیتی استوانه ای مشبک با استفاده از اختلاط یک روش تحلیلی و روش معادل سازی، مورد مطالعه واقع شده است. در این فرآیند، سفتی ریبها توسط روش معادل سازی به پوسته اضافه شده و پوسته ای با سفتی معادل وارد پروسه ی تحلیل می شود. این روش تحلیلی برپایه ی بسط تابع بار، جابجایی و دوران به صورت سری دوپل فوریه که شرایط مرزی دو انتها را ارضا کند، می باشد. فرض شده است که هرکدام از این بسطها را بتوان به صورت توابع مجزایی از زمان و مکان نوشت. بعلاوه با صرف نظر از اینرسی دورانی و درون سطحی، مسئله تبدیل به یک معادله ی دیفرانسیل معمولی درجه ی دو از زمان برای ضرایب فوریه ی تغییر شکل شعاعی می شود. در سمت راست معادله ی دیفرانسیل ضرایب فوریه ی تابع بار قرار دارد. برای یک بارگذاری در زمان کم حل را می توان با استفاده از انتگرال کانولوشن بدست آورد. در مورد ضربه، نیروی ضربه از کاهش سرعت جرم ضربه زننده محاسبه می شود. این روش به صورت بنیادی معادله ی تعادلی را بین ضربه زننده و پوسته در زمان ضربه ایجاد می کند. با صرف نظر از تغییر شکل محلی در مکان ضربه، معادله ی انتگرالی نتیجه شده را می توان به صورت جبری برای نیروی ضربه با استفاده از تبدیل لاپلاس حل نمود.

برای بررسی صحت نتایج نیز پوسته ی مورد نظر در نرم افزار المان محدود ABAQUS مدل شده است و پاسخ پوسته به ضربه ی سرعت پایین در این نرم افزار به صورت عددی نیز بدست آمده است. مقایسه ی نتایج نشان می دهد تطابق مناسبی بین دوروش وجود دارد و برای این محدوده از سرعت برای پرتابه روش تحلیلی اتخاذ شده مناسب می باشد.



در این پژوهش فاکتورهایی مانند تاثیر حضور ریب، اثر جرم، سرعت و چگالی پرتابه، ترتیب لایه چینی و هندسه‌ی پوسته و... در پاسخ ضربه روی پوسته‌ی مذکور مورد مطالعه قرار گرفته است. در نهایت حضور ریب به کاهش جابجایی شعاعی حاصل از ضربه کمک می‌کند. جرم و سرعت پرتابه به صورت خطی روی جابجایی شعاعی و نتیجتاً نیروی تماسی موثر است. ترتیب لایه چینی تاثیر مشهودی روی مقدار جابجایی شعاعی ندارد. اثر هندسه‌ی پوسته به صورت تغییر ارتفاع آن در تحلیل وارد شده است و در اثر افزایش ارتفاع پوسته با وجود کاهش در نیروی تماسی مقدار جابجایی شعاعی افزایش می‌یابد.

#### کلمات کلیدی:

روش تحلیلی، ضربه‌ی سرعت پایین، پوسته‌ی کامپوزیتی مشبک استوانه‌ای، ریب، روش معادل سازی

## فهرست مطالب

۱	.....مقدمه	۱-مقدمه
۲	.....مقدمه	۱-۱-۱-مقدمه
۲	.....کامپوزیت‌ها	۱-۱-۱-۱-کامپوزیت‌ها
۳	.....پوسته‌های مشبک کامپوزیتی	۱-۱-۲-پوسته‌های مشبک کامپوزیتی
۹	.....ضربه در سازه‌های کامپوزیتی	۱-۱-۳-ضربه در سازه‌های کامپوزیتی
۱۳	.....پیشینه‌ی تحقیق	۲-پیشینه‌ی تحقیق
۱۴	.....پیشینه تحقیق	۲-۱-پیشینه تحقیق
۲۰	.....جمع بندی	۲-۲-جمع بندی
۲۱	.....پاسخ پوسته به ضربه‌ی سرعت پایین	۳-پاسخ پوسته به ضربه‌ی سرعت پایین
۲۲	.....حل تحلیلی	۱-۳-حل تحلیلی
۲۲	.....مقدمه	۱-۱-۳-مقدمه
۲۳	.....پاسخ پوسته ی ساده استوانه ای کامپوزیتی	۱-۳-۲-پاسخ پوسته ی ساده استوانه ای کامپوزیتی
۴۶	.....روش معادل سازی	۳-۱-۳-روش معادل سازی
۵۴	.....جمع بندی	۳-۱-۴-جمع بندی
۵۵	.....حل عددی	۳-۲-حل عددی
۵۵	.....مقدمه	۳-۲-۱-مقدمه
۵۷	.....مدلسازی عددی	۳-۲-۲-مدلسازی عددی
۵۸	.....خواص مکانیکی پوسته و ریب	۳-۲-۳-خواص مکانیکی پوسته و ریب
۶۵	.....مدل سازی پرتابه	۳-۲-۴-مدل سازی پرتابه
۶۶	.....شرایط مرزی و بارگذاری	۳-۲-۵-شرایط مرزی و بارگذاری
۶۷	.....تحلیل	۳-۲-۶-تحلیل
۶۷	.....جمع‌بندی	۳-۲-۷-جمع‌بندی
۶۸	.....نتایج و بحث	۴-نتایج و بحث
۶۹	.....مقدمه:	۴-۱-مقدمه:
۶۹	.....مقایسه‌ی نتایج حل تحلیلی و عددی	۴-۲-مقایسه‌ی نتایج حل تحلیلی و عددی
۷۱	.....جابجایی شعاعی	۴-۲-۱-جابجایی شعاعی
۷۴	.....نیروی تماسی	۴-۲-۲-نیروی تماسی
۷۷	.....کرنش محوری	۴-۲-۳-کرنش محوری
۸۰	.....تأثیر وجود ریب در پوسته	۴-۳-تأثیر وجود ریب در پوسته
۸۰	.....جابجایی شعاعی	۴-۳-۱-جابجایی شعاعی
۸۵	.....نیروی تماسی	۴-۳-۲-نیروی تماسی
۸۹	.....تأثیر تغییر سرعت پرتابه	۴-۳-۳-تأثیر تغییر سرعت پرتابه
۹۰	.....تأثیر هندسه‌ی پوسته در روش تحلیلی	۴-۳-۴-تأثیر هندسه‌ی پوسته در روش تحلیلی
۹۲	.....اثر تغییر ترتیب لایه‌چینی	۴-۳-۵-اثر تغییر ترتیب لایه‌چینی
۹۴	.....اثر تغییر چگالی پرتابه	۴-۴-اثر تغییر چگالی پرتابه
۹۸	.....نتیجه‌گیری و پیشنهادها	۵-نتیجه‌گیری و پیشنهادها

۹۹	..... جمع بندی نتایج	۱-۵
۱۰۲	..... پیشنهاد پژوهشی	۲-۵
۱۰۳	..... مراجع	۶

## فصل اول

### ۱- مقدمه

## ۱-۱-۱- کامپوزیت‌ها

استفاده از مواد مرکب یا همان کامپوزیت‌ها قدمتی طولانی دارد. از اولین کامپوزیت‌های ساخت بشر می‌توان به کاه گل اشاره کرد. اما سابقه استفاده از کامپوزیت‌های پیشرفته به دهه ۱۹۴۰ باز می‌گردد. در آن زمان ارتش آمریکا و شوروی سابق در رقابتی تنگاتنگ با یکدیگر موفق به ساخت کامپوزیت‌های پلیمری اپوکسی - بور برای استفاده در صنعت هوافضا شدند. ۲۰ تا ۳۰ سال پس از آن، کامپوزیت‌ها به طور گسترده‌ای در صنایع دیگر از جمله صنعت ساختمان، حمل و نقل، الکترونیک، نفت و گاز و غیره مورد استفاده قرار گرفتند. همچنین کامپوزیت‌ها کاربردهای وسیعی در صنایع دریایی پیدا کرده‌اند که از آن جمله می‌توان به ساخت بدنه قایق‌ها و کشتی‌ها و تأسیسات فراساحلی اشاره داشت.

استفاده از کامپوزیت‌ها در این صنعت صرفه جویی اقتصادی زیادی به همراه داشته که علت اصلی آن پایداری بسیار زیاد کامپوزیت‌های پایه پلیمری و مقاومت بسیار خوب آنها در محیط‌های خورنده است. امروزه خودروهایی ساخته می‌شوند که تماماً کامپوزیتی هستند.

بسیاری از نیازهای صنایع مانند صنایع فضایی، الکترونیکی و غیره با استفاده از مواد معمولی شناخته شده برآورد نمی‌شوند و می‌بایست از مواد مرکب یا کامپوزیت‌ها استفاده گردد، لذا آزمایش‌ها و تحقیقات برای دست یافتن به کامپوزیت‌های جدید با خواص مطلوب توسعه یافته و هنوز هم با پیشرفت صنایع دنبال می‌گردد. علت اصلی این توسعه خواص بهینه کامپوزیت‌ها از قبیل وزن کم، استحکام کششی بالا، مقاومت خستگی عالی، پایداری شیمیایی، مقاومت در برابر خوردگی و زنگ‌زدگی، ساخت و شکل‌دهی آسان، قیمت مناسب و بسیاری خواص مطلوب دیگر بوده است. این توسعه عمدتاً با جایگزینی کامپوزیت‌ها به جای مواد معمول و بخصوص فلزات صورت می‌گیرد.

مواد کامپوزیتی، موادی هستند که از دو یا چند جزء تشکیل شده‌اند. دو جزء اصلی مواد کامپوزیت را ماتریس و تقویت‌کننده تشکیل می‌دهد. بسته به اینکه ماتریس کامپوزیت‌ها از چه ماده‌ای تشکیل شده باشد، آنها را به سه دسته پلیمری، فلزی و سرامیکی تقسیم می‌کنند. رایج‌ترین دسته کامپوزیت‌ها، کامپوزیت‌های پلیمری تقویت شده با الیاف هستند که بیشترین مصرف جهانی کامپوزیت‌ها را به خود اختصاص داده‌اند و به دلیل خواص مطلوبشان کاربردهای صنعتی زیادی پیدا کرده‌اند.

هنگامی که الیاف تقویت‌کننده درون یک ماده پلیمری توزیع شوند، نیروهای اعمال شده به کامپوزیت به طور یکنواختی به الیاف منتقل می‌شود و همین امر باعث می‌شود که الیاف ظرفیت باربری ماده زمینه را افزایش دهد، از رشد

ترک‌ها در آن جلوگیری کرده و استحکام آن را بیافزاید. از طرف دیگر زمینه پلیمری با احاطه کردن الیاف تقویت‌کننده، آنها را در محل خود نگه می‌دارد و علاوه بر توزیع بکنواخت نیروهای اعمالی بین آنها، سطح الیاف را نیز از آسیب‌های محیطی حفظ می‌کند. در کامپوزیت‌ها نه فقط خواص هریک از اجزاء بر جای باقی می‌ماند، بلکه در نتیجه پیوستن آنها با یکدیگر خواص جدیدتر و بهتری نیز به دست می‌آید.

علیرغم تأثیرات مطلوبی که وجود الیاف در بهبود خواص کامپوزیت‌های پلیمری دارند، نواقص و کمبودهایی در ساختار این کامپوزیت‌ها احساس می‌شود که می‌بایست راه‌حلهایی برای آنها پیدا کرد. به عنوان مثال حضور الیاف مقاومت کامپوزیت را در برابر بارهای اعمالی افزایش می‌دهد اما نمی‌تواند از رشد ترک‌های ریز درون زمینه پلیمری تخریب موضعی آن جلوگیری کند، دیگر اینکه خواص مکانیکی کامپوزیت‌ها تنها در راستای الیاف بهبود می‌یابد و در راستاهای عمود بر الیاف، خواص ضعیف باقی خواهند ماند، همچنین مقاومت سایشی و خستگی آنها پایین است.

برای رفع این کمبودها مواد مرکب جدیدی با عنوان کامپوزیت‌های چند فازی توسعه یافته‌اند که در ساختار آنها علاوه بر الیاف، از ذرات تقویت‌کننده نیز استفاده شده است. بکارگیری ذرات تقویت‌کننده در ترکیب مواد کامپوزیت مزایای بسیاری به همراه دارد. این ذرات با استفاده از مقاومت مکانیکی بالای خود، از رشد ترک‌های ریز که باعث تخریب موضعی ماده زمینه و تمرکز تنش در سطح لیف می‌شوند، جلوگیری می‌کنند. علاوه بر آن خواص مکانیکی کامپوزیت را در راستای عمود بر الیاف تقویت می‌کنند، مقاومت سایشی کامپوزیت را بالا می‌برند، استحکام فشاری کامپوزیت را افزایش می‌دهند، می‌توانند باعث بهبود خواص حرارتی و الکتریکی کامپوزیت‌ها شوند، می‌توانند باعث افزایش انعطاف پذیری و چقرمگی کامپوزیت‌ها شوند و بسیاری تأثیرات مطلوب دیگر به همراه داشته باشند.

### ۱-۱-۲- پوسته‌های مشبک کامپوزیتی

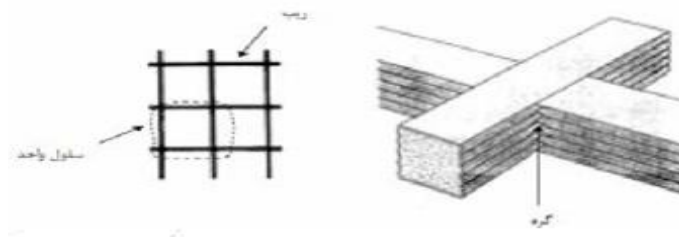
پوسته‌های استوانه‌ای مشبک کامپوزیتی بخاطر دارا بودن فوایدی همچون استحکام ویژه بالا، سبکی و خواص مقاومت به خوردگی، امروزه بطور وسیعی در صنایع هواپیماسازی، صنایع موشکی و دریایی مورد استفاده قرار می‌گیرند. در بعضی موارد مانند سازه موشک، این پوسته‌ها تحت بار محوری فشاری قرار می‌گیرند. بدین ترتیب، پایداری سازه‌های مخروطی و استوانه‌ای تحت نیروهای خارجی یک مسئله سازه‌ای بحرانی برای طراحی راکت، مخازن تحت فشار، پوسته‌های موتور راکت و تانکرهای گاز می‌باشد.

کامپوزیت‌های کربن-اپوکسی در صنعت هوافضا به دلیل دو پارامتر مهم طراحی، پایین بودن وزن و بالا بودن استحکام از اهمیت ویژه‌ای برخوردار می‌باشند. لازم به ذکر است که استحکام و مدول ویژه بالای کامپوزیت‌های کربن-اپوکسی

تنها در جهت الیاف و بنابراین بیشترین میزان تحمل بار در این جهت می‌باشد.

یک سازه کامپوزیتی مشبک را می‌توان قرارگیری ریب‌های کامپوزیتی متصل به یکدیگر که تشکیل یک مجموعه پیوسته را به صورت ۲ بعدی (صفحه‌ای) یا ۳ بعدی (فضایی) می‌دهند، در نظر گرفت. این مجموعه از ریب‌ها (نوارها) که شکل شبکه‌ای به سازه می‌دهند از الیاف پیوسته، چقرمه، سفت و مستحکم تشکیل شده‌اند. بدین ترتیب سازه‌های کامپوزیتی مشبک به دلیل داشتن استحکام بالا، نسبت وزنی کم، انعطاف پذیری در طراحی دارای قابلیت‌های کاربردی بیشتری نسبت به سازه‌های فلزی می‌باشند.

اجزای اصلی این سازه مشبک شامل گره‌ها، ریب‌ها و سلول واحد می‌باشد (شکل ۱-۱). معمولاً هر سازه از تکرار چند سلول واحد تشکیل شده و استحکام سازه‌های مشبک کامپوزیتی رابطه مستقیم با این واحدها دارد، ضمناً محل برخورد ریب‌ها، گره نامیده می‌شود. یکی از ویژگی‌های اصلی سازه‌های مشبک کامپوزیتی رخداد حالت‌های مختلف شکست در آنها می‌باشد. شکست سازه مشبک کامپوزیتی می‌تواند ناشی از شکست ریب‌ها (ریب‌های مایل)، کمانش موضعی ریب‌ها و یا کمانش کلی پوسته و در نهایت شکست پوسته یا شبکه باشد.



شکل ۱-۱: اجزای اصلی یک سازه‌ی مشبک [۱]

پوسته‌های مشبک کامپوزیتی غالباً از ریب‌های مایل (هلیکال) تشکیل می‌شوند که ابعاد (عرض، ضخامت و تعداد آنها)، فاصله آنها نسبت به یکدیگر و زاویه قرارگیری‌شان نسبت به محور طولی پوسته، از خروجی‌های طراحی می‌باشند، (شکل ۲-۱).

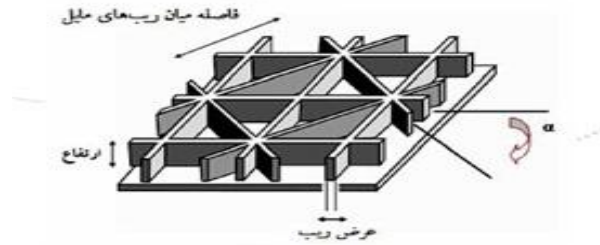
سازه‌های مشبک کامپوزیتی را می‌توان براساس جهات قرارگیری ریب‌ها به صورت زیر تقسیم‌بندی نمود:

۱- سازه‌های مشبک کامپوزیتی شامل ریب‌های محیطی، طولی و مایل (۴ جهته)

۲- سازه‌های مشبک کامپوزیتی شامل ریب‌های محیطی و مایل (۳ جهته)

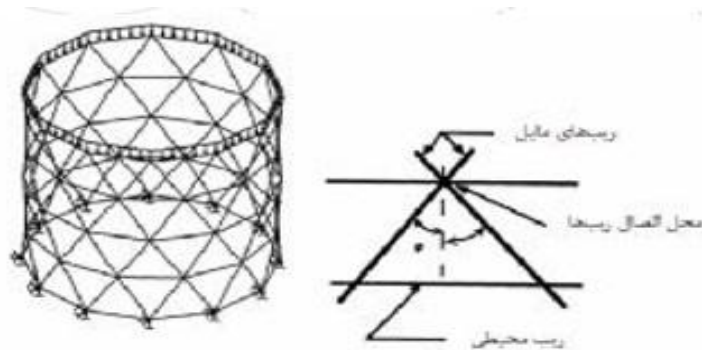
۳- سازه‌های مشبک کامپوزیتی شامل ریب‌های مایل

۴- سازه‌های مشبک کامپوزیتی شامل ریب‌های محیطی و طولی [2]



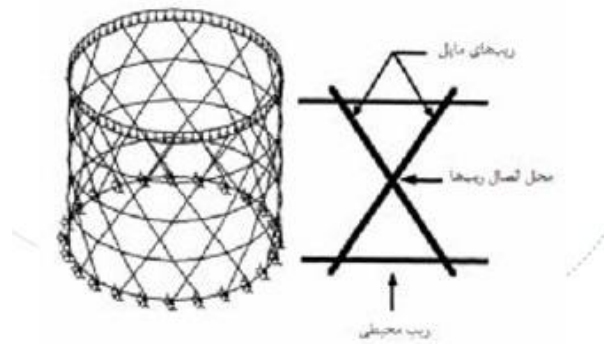
شکل ۳-۱: پارامترهای مؤثر در طراحی یک سازه‌ی مشبک کامپوزیتی

همچنین سازه‌های مشبک کامپوزیتی شامل ریب‌های محیطی و ریب‌های مایل به دو دسته مثلثی (Triangular) و شش‌ضلعی (Hexagon) تقسیم می‌گردند. در سازه مشبک نوع مثلثی در هر محل اتصال، سه ریب رویهم قرار گرفته (شکل ۳-۱) و این در حالی است که در سازه‌های مشبک نوع شش‌ضلعی (شکل ۴-۱) در هر محل اتصال تنها دو ریب روی یکدیگر قرار گرفته‌اند [۳]. لازم به ذکر است که سازه‌های مشبک کامپوزیتی بسته به نوع کاربرد می‌توانند شامل پوسته داخلی، خارجی و یا هر دو باشند.



شکل ۳-۱: سازه‌های مشبک نوع مثلثی [3]





شکل ۱-۴: سازه مشبک نوع شش ضلعی [۳]

ابتدا ساختارهای مشبک فلزی در چهارچوب هواپیمای بمب افکن انگلیسی WWII Wellington [۲] مورد استفاده قرار گرفت. طراحی سازه‌های مشبک در روسیه، با ساخت برج رادیویی مسکو با ارتفاع  $148/3$  متر (شکل ۱-۵) توسط شوخوف (Shukhov) در سال ۱۹۲۱ [۴]، آغاز گردید.

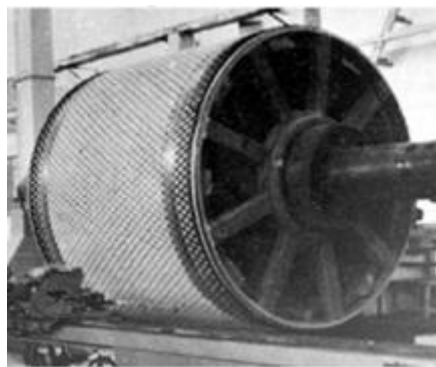


شکل ۱-۵: برج رادیویی مسکو

اولین کامپوزیت مشبک آزمایشی در CRISMB در سال ۱۹۸۱ [۵و۴] و با قطر  $1/3$  متر و طول  $1/4$  متر ساخته و

تحت بار محوری فشاری مورد مطالعه قرار گرفت. نتایج حاصله مبنی بر آن بود که سازه بالاتر از مقادیر پیش‌بینی شده براساس معیارهای واماندگی پوسته، دچار واماندگی می‌گردد. تحلیل بیشتر نشان داد که سازه‌های مشبک دارای ویژگی خود-پایداری می‌باشند. در شرایطی که سازه مشبک تحت بارگذاری فشاری قرار گیرد، ریب‌های مارپیچی فشار را در ریب‌های محیطی یا پوسته تبدیل به کشش کرده و بدین ترتیب بار فشاری مشابه با یک نیروی فشاری درونی عمل می‌کند. این فشار شکل دایره‌ای را تثبیت کرده و حساسیت پوسته را به عیوب شکلی کاهش و مقدار بار بحرانی را افزایش می‌دهد.

در سال ۱۹۸۱ یک برنامه پژوهشی خاص در CRISMB به منظور بهبود مفاهیم پایه طراحی، روش‌های تحلیل، ساخت، بازرسی و نحوه انجام تست‌ها برای سازه‌های مشبک با هسته میانی آغاز شد. اتمام این برنامه در سال ۱۹۸۵ [۴و۵] منجر به ساخت آزمایشی دو سازه با هسته میانی (شکل ۱-۶ و شکل ۱-۷) گردید.



شکل ۱-۶: رشته پیچی سازه‌ی کامپوزیت مشبک روی قالب با پوشش فومی



شکل ۱-۷: سازه‌ی مشبک با هسته‌ی فومی و پوسته در دو طرف

هر دو سازه کامپوزیتی متشکل از لایه‌های مختلفی از جنس آرامید-اپوکسی که از طریق پیچش نوارهای کربنی

روی شیارهای ایجاد شده توسط ماشینکاری بر روی لایه فومی ساخته شدند.

در گذشته [۳]، ریب‌های محیطی و مارپیچی در سیلندرهای مشبک با استفاده از روش‌های مختلفی ساخته می‌شدند. ریب‌های مارپیچی با روش لایه‌گذاری دستی و ریب‌های محیطی با استفاده از روش رشته‌پیچی ساخته و در اتوکلاو پخته شده تا سازه، شکل بگیرد. این فرآیند قابلیت اتوماتیک شدن را نداشته و بنابراین هزینه تولید بالا می‌باشد.

مخازن تحت فشار کامپوزیتی بعلت وزن پایین، استحکام بالا و هزینه‌های کم تولید، به طور گسترده‌ای در صنعت موشکی به منظور ساخت موتورهای موشک بکار می‌روند [۳]. مزیت اولیه روش رشته‌پیچی اینست که الیاف به طور پیوسته و در جهت بار وارده پیچیده و نیاز به اتوکلاو به حداقل رسیده و در محصول نهایی می‌توان به درصد حفره پایین همراه با درصد حجمی الیاف بالا رسید [۶]، علاوه بر این بعلت استفاده از رزین و الیاف با قیمت پایین‌تر نسبت به الیاف از پیش آغشته، هزینه‌ها کاهش می‌یابد.

[۶] رفتار کمانشی پوسته‌های کامپوزیتی که به عنوان سازه‌های دریایی کاربرد دارند، را مورد مطالعه قرار داد. نمونه‌های تست با استفاده از روش رشته‌پیچی از طریق پیچش نوارهای باریک از پیش آغشته شده روی مندرل گرم با دمای مناسب (دمایی که چسبناکی و جریان‌یابی مناسب رزین را فراهم سازد) حاصل شد. در حین فرآیند پیچش، از ابزاری به منظور اطمینان از مستقیم بودن الیاف و خارج شده هوای محبوس شده، استفاده می‌گردد. عیوب ناشی از فرآیند ساخت از قبیل چین خوردگی، موج دار شدن الیاف و حفرات، به محصول نهایی آسیب می‌رساند. جهت گیری‌های مختلف الیاف در پوسته به منظور ایجاد بهینه‌ترین میزان نیروی کمانش، مورد مطالعه قرار گرفت.

نویسنده در مرجع [۷] به بررسی واماندگی سیلندر مشبک نوع مثلثی پرداخت. او دریافت که اگرچه CFRP از نظر استحکام و مدول ویژه نسبت به فلزات و یا دیگر مواد ایزوتروپ بالاتر است، اما این مزیت تنها در جهت الیاف می‌باشد، همچنین متوجه شد که CFRP در اتصالات پیچی ضعیف عمل می‌کند. سازه‌های CFRP طوری طراحی می‌شوند که نیروها همواره در جهت الیاف بوده و همچنین الیاف در حین فرآیند ساخت بریده نشده و فرآیند رشته‌پیچی به طور پیوسته صورت بگیرد.

مقاومت در برابر ضربه برای مواد سازه ای با کارآیی بالا ، یک ضرورت است . از آنجایی که پلیمرهای کامپوزیتی دارای سفتی بالا و چگالی پایین هستند در زره‌های ضد گلوله کاربرد زیادی دارند . برای اینکه بتوانیم از این مواد به صورت مؤثر در سازه‌های تحت ضربه استفاده کنیم ، باید رفتار و عکس‌العمل این مواد تحت ضربه را به خوبی بشناسیم .

در طول عمر یک سازه و در زمان تولید ، استفاده و تعمیر و نگهداری آن ممکن است توسط اجسام خارجی ضرباتی بر آن وارد شود. به عنوان مثالی از وقوع ضربه در طول استفاده از سازه می توان به هنگام نشستن و برخاستن هواپیما ها اشاره کرد، در هنگامی که سنگ ها یا قطعات کوچک دیگر از سطح مسیر حرکت آن ها با سرعت زیادی از زیر تاپر های هواپیما پرتاب شده و به بدنه ی آن برخورد می کند. در هنگام تولید یا تعمیر سازه ها ، تجهیزات و لوازم میتوانند بر روی سازه بیافتند. در این مورد سرعت ضربه پایین است ولی جرم پرتابه ها بزرگتر است. سازه های کامپوزیت چند لایه در مقایسه با سازه های فلزی مشابه ، در برابر ضربه دارای عدم اطمینان بیشتری هستند. در سازه های کامپوزیتی ، ضربات آسیب های داخلی ایجاد می کنند که غالباً با بازدید بصری و سطحی قابل رویت نیستند. این آسیب های داخلی میتواند منجر به کاهش شدید مقاومت سازه شده و تحت بار نیز گسترش یابند. بنابراین ، اثرات ناشی از ضربه روی سازه های کامپوزیتی باید به درستی و با دقت فراوانی تحلیل و درک شود و در مراحل طراحی سازه های مذکور محاسبات دقیقی با در نظر گرفتن اثر این پدیده انجام گیرد. نگرانی در مورد اثر پدیده ی ضربه روی کارایی سازه های کامپوزیتی ، عاملی اساسی در محدود کردن استفاده از مواد کامپوزیتی می باشد. به این دلایل، مسئله ی ضربه در نوشته ها و مقالات به نحو شایانی مورد توجه واقع شده است.

مرحله ی اول در حصول درکی درست از این مسئله، توسعه ی یک مدل ریاضی برای پیش بینی نیروی وارده توسط پرتابه روی سازه در طول ضربه می باشد. به منظور پیش بینی این نیروی تماسی ، در مدل مورد نظر باید حرکت سازه، حرکت پرتابه و تغییر شکل های محلی در منطقه ی ایجاد تماس مدنظر قرار بگیرد. دست یابی به توصیفی دقیق و همراه با جزئیات در مورد تماس بین ضربه زننده و سازه در طول زمان ضربه بسیار دشوار می باشد و البته همانند بخشی از آنالیز دینامیکی ضربه ، مورد نیاز نمی باشد. به جای آن، آنچه مورد نیاز است، قانون تماس بین نیروی تماسی و فرورفتگی حاصله می باشد که به کمک حرکت پرتابه نسبت به هدف عنوان می شود.

با استفاده از سیستم مجموعه ی مواد، تاثیرات نرخ کرنش قابل صرفنظر کردن بوده و بدین ترتیب قوانین تماس دینامیکی و استاتیکی مشابه خواهد بود و بنابراین قوانین تماس استاتیکی را می توان در تحلیل دینامیکی مورد استفاده قرار داد. محققان بسیاری مرحله ی بارگذاری را در پروسه ی ایجاد فرورفتگی مورد تحلیل قرار داده و قوانین تماس را برای تیر ها و ورق هایی با شرایط مرزی متفاوت و چندین شکل نوک برای ضربه زننده، پیش بینی نموده اند. پروسه ی فرورفتگی، آسیب