

# تحلیل برخورد و جذب انرژی ضربه محوری پوسته مخروطی با هسته ساندویچی

وحدت آزاد نادر<sup>\*۱</sup>، ابراهیمی سعید<sup>۲</sup> ۱ – دانشجوی دکتری مهندسی مکانیک، دانشگاه یزد ۲ – دانشیار دانشکده مهندسی مکانیک، دانشگاه یزد (دریافت مقاله: ۱۳۹۴/۰۷/۲۸ – تاریخ پذیرش: ۱۳۹۵/۰۲/۱۰)

#### چکیدہ

جذب انرژی پوسته با هسته ساندویچی تحت برخورد محوری به میزان زیادی به موادی که وارد ناحیه تغییر شکل پلاستیک می شود بستگی دارد. اثر برهم کنش بین هسته ساندویچی و پوسته خارجی به میزان زیادی بازدهی جذب انرژی را بهبود می بخشد که بستگی به شکل هسته نیز دارد. در نتیجه در این مقاله پوسته مخروطی با هسته ساندویچی شامل هسته مربعی ، مثلثی ، کیگوم و الماسی تحت برخورد محوری با روش المان محدود غیر خطی مورد بررسی قرار گرفته شده است. در این مقاله رفتار پروفیل شامل میزان جذب انرژی، نیروی برخورد و اثر برهم کنش پوسته و هسته برای هر ۴ مدل بررسی شده است. در ادامه میزان کارایی پروفیل مامل میزان جذب انرژی، نیروی برخورد و اثر استوانهای با هسته یکسان بررسی گردیده است. به منظور کاهش هزینه محاسباتی در مدلسازی فروریزش از المان محدود برای محاسبه جذب انرژی مخصوص و ماکزیمم نیروی فروریزش به کار گرفته شده است.

واژههای کلیدی: پوسته مخروطی، هسته ساندویچی، برخورد ، جذب انرژی

#### Abstract

The energy absorption characteristics of honeycomb sandwich cylindrical columns under axial crushing process depend greatly on the amount of material which participates in the plastic deformation. The interaction effects between the honeycomb core and the column skins greatly improve the energy absorption efficiency, which in turns depend on the shape of honeycomb core. Therefore, in this paper, the energy absorption characteristics of tapered honeycomb sandwich cylindrical columns with square, triangle, kagome and diamond cores under axial crushing loads are investigated by nonlinear finite element analysis. In this paper energy absorption, crushing force and interaction effect between skin and core for 4 models are investigated. Also energy absorption efficiency for tapered tube and cylindrical tube with similar core is investigated and the results are compared. In order to reduce the computational cost of crush simulations, finite element method is employed to formulate specific energy absorption and peak crushing force.

Keywords: tapered tube, sandwich core; crashworthiness, energy absorption

#### مقدمه

در آنالیز برخورد مربوط به کاربردهای مهندسی شامل مهندسی خوردرو، کشتی سازی، هواپیماسازی و سایر صنایع به ویژگیهای جذب انرژی و فروریزش پوستههای ساندویچی توجه ویژه شده است. برای رسیدن به ایمنی لازم سرنشین خودرو لازم است تا توانایی جذب انرژی مخصوص (نسبت انرژی جذب شده به جرم پوسته) بیشینه و ماکزیمم نیروی فروریزش کمینه باشد. هدف اصلی اینست که انرژی جنبشی اولیه توسط پروفیلها جذب و دامنه نوسانات نیرو به اندازه کافی پایین باشد تا سرنشین صدمه نبیند.

یکی از مهمترین کاربردهای سیستمهای جاذب انرژی در صنعت مهندسی خودرو است. پارامترهای مختلفی مانند تغییرشکل خودرو پس از تصادف و شتاب خودرو در حین ضربه و فروریزش برای پیشبینی صدمه بررسی می گردند. زمانی که یک جاذب انرژی برای یک سازه مانند خودرو طراحی می گردد فاکتورهای مختلفی مانند انرژی جذب شده بر واحد جرم، بیشینه نیروی فروریزش و ... می تواند برای محاسبه بازده مورد استفاده قرار بگیرد. جذب انرژی مخصوص بالاتر مهمترین فاکتور در طراحی جاذب می باشد.

یکی دیگر از کاربردهای جاذبهای انرژی در طراحی سازه هواپیما میباشد. مهندسین در طراحی استرتاتهای عمودی هواپیما<sup>۱</sup> به منظور جذب انرژی ضربه از این جاذبها استفاده میکنند. به منظور افزایش کارایی، تست رهایش عمودی سازه بدنه هواپیما در سالهای اخیر مورد توجه بوده است. در مدت زمان ضربه پروفیلهای عمودی سازه تحت بار محوری فشاری قرار می گیرد [۲–۱].

به طور کلی جاذبهای انرژی به شکل تیوبهای استوانه-ای یا مخروطی میباشند. نتایج بدست آمده از کمانش تیوب-های استوانهای نشان میدهد که این تیوبها توانایی جذب انرژی کمتری نسبت به تیوبهای مخروطی دارند [۳]. در تیوبهای مخروطی متوسط نیروی فروریزش بر حسب تغییرشکل پروفیل ثابت میباشد و در ضربههای محوری نسبت به پروفیلهای استوانهای بهتر هستند [۴]. در نتیجه پروفیل-های مخروطی بر پروفیلهای استوانهای مقدم میباشند. ویژگی جذب انرژی پروفیلهای مخروطی تحت ضربه محوری مورد بررسی قرار گرفته است [۵]. نتایج تجربی بر مقایسه نمودار نیرو- طول فروریزش و مود فروزیرش برای پروفیلهای استوانه-

ای و مخروطی متمر کز گشته است [۶–۹]. کارهای انجام شده بر روی چنین مدلهایی برای مدهای مختلف تغییر شکل محوری [۱۰–۱۲]، اثر قیود تکیه گاهی برای مدهای فروریزش و جذب انرژی [۱۳]، و استفاده از کامپوزیتها صورت گرفته است [۱۴–۱۵]. برخی دیگر از تحقیقات بررسی تیوبهای با مقاطع مربعی را مورد مطالعه قرار دادند [۱۶–۱۷].

ايده افزايش منطقه تغييرشكل پلاستيك براي پروفيلهاي نازک در پروسه کمانش با استفاده از هسته ساندویچی این است که ناحیه بیشتری دچار کمانش موضعی می گردد. اثر برهم کنش بین پروفیل و هسته باعث بهبود نیروی فروریزش و افزایش جذب انرژی می گردد. استفاده از مواد سبک مانند هسته ساندویچی بر روی مودهای خمشی پوسته توخالی موثر بوده و طول خمشی را کاهش و تعداد لوپها را افزایش میدهد. همچنین اثر برهمکنش بین پوسته و هسته باعث افزایش جذب انرژی پروفیل میشود. قابل ذکر است وقتی از فومها بـه عنـوان هسته استفاده می شود میزان قابل توجهی از فوم وارد فاز پلاستیک نمی گردد که باعث کاهش میزان عملکرد و بازدهی در جذب انرژی ضربه میگردد [۱۸،۱۹]. بهینهسازی و آنالیز حساسیت پروفیلهای هسته ساندویچی در کار اخیر ما مورد بررسی قرار گرفته است [۲۰]. در نتیجه در این مقاله فروریزش برخی از پروفیل های مخروطی با هسته ساندویچی بررسی گردیدهاند. بدین منظور ویژگیهای مربوط به جذب انرژی و اثر برهم کنش بین پوسته و هسته ساندویچی بدست آمدهاند.

## تئورى

### فروريزش

مطالعه پدیده فروریزش پروفیلهای نازک و بهینهسازی عملکرد این پروفیلها یکی از موضوعات مورد علاقه پژوهشگران میباشد. مطالعه نمودار نیرو بر حسب طول فروریزش و یا بر حسب زمان فروریزش در این موضوع معمول است که در شکل ۱ نشان داده شده است که ویژگیهای ضربه را شرح میدهد. انرژی جذب شده E معادل کار مکانیکی انجام شده توسط نیروی (F(x در طول فروریزش d است و از رابطه (۱) محاسبه میگردد؛

$$E(d) = \int_0^d F(x) dx \tag{1}$$

همچنین نیروی متوسط F<sub>avg</sub> برای این طول فروریزش از رابطه (۲) محاسبه می گردد؛

$$F_{avg} = \frac{E(d)}{d}$$
 (7)

برای تعریف جذب انرژی مخصوص مواد مختلف با وزن-های گوناگون، جذب انرژی مخصوص بر واحد جرم M بیان می گردد؛

$$SEA = \frac{E}{M}$$
 (°)



#### مدل المانمحدود

چهار مدل از پروفیلهای ساندویچی مخروطی با مدل-سازی عددی توسط نرم افزار ABAQUS (آباکوس) شامل هسته مربعی، مثلثی، الماسی و کیگوم بررسی گردیدهاند که در شکل ۲ نشان داده شدهاند. این مدل از دو پوسته مخروطی و یک هسته تشکیل شده است. پوسته کوچکتر در مرکز قرار می-گیرد و سـپس هسـته سـاندویچی روی آن قـرار مـیگیـرد. در نهایت پوسته بزرگتر در لایه بیرونی و روی هسته جانمایی می-گردد (شکل ۲). پارامتر L طول پروفیل در راستای محور که ۳۱۷/۴۲ میلیمتر میباشد. قطر داخلی و خارجی در صفحه بالایی به ترتیب ۳۰ و ۵۰ میلیمتر و در صفحه پایینی ۶۰ و ۸۰ میلیمتر در نظر گرفته شده است. ضخامت دیواره برای دیواره داخلی و خارجی با پارامتر t1 و ضخامت هسته ساندویچی t2 تعریف شده است. تعداد سلولها در جهت محیطی و طولی برای هر یک از مدلها در جدول ۱ داده شده است.

در حل مسئله فرض براین است که سرعت پروفیل در لحظه برخورد ۱۰ متر بر ثانیه باشد و مدت زمان آنالیز برخورد

۲۰ میلی ثانیه در نظر گرفته شده است. همچنین جرم متمرکز الحاقى به پروفيل ۵۰۰ كيلوگرم در نظر گرفته شده است.

جدول ۱- تعداد سلول ها برای هسته ساندویچی

مربعى	مثلثى	کیگوم	الماسى	
۶	۶	۶	۶	جهت محيطى
۶	۵	$\Delta_{+}[\Upsilon_{\times}(\cdot / \Delta)]$	-	جهت طولی

در نرم افزار آباکوس المان پوسته داخلی و خارجی از نوع S4R در نظر گرفته شده است. تماس پوستهها و سطح صلب از نوع surface-to- surface با ضریب اصطکاک ۰/۱ تعریف شده است. تماس سطوح با خرودشان در هنگام فروریزش با self-contact، تماس هسته با پوسته داخلی، خارجی و دیواره صلب general-contact مے باشد۔ تعداد المان ہا در کیل ۲۱۷۳۳ المان ميباشد.



#### مشخصات مواد

آلومینیوم و آلیاژهایش یکی از مطلوبترین مواد برای جـذب انـرژی بـین مـواد مختلـف مـیباشـد کـه در صـنعت خودروسازی به طور گسترده استفاده می شود. آلومینیوم به خوبی شکل پذیر و در نتیجه قابل تولید در شکلها و مقاطع گوناگون به روش اکسترود میباشد. پروفیل جدار نازک و هسته ساندویچی آن در این مقاله از جنس آلومینیوم آلیاژی AA6060-T4 در نظر گرفته شده است (جـدول۲). با درنظر

گرفتن اثر کرنش سختی، تنش جریان از رابط (۴) محاسبه می گردد [۲۱].

جدول۲- مشخصات آلومينيوم آلياژي AA6060-T4 [۲۲]

۲۷۰۰کیلوگرم بر مترمکعب	دانسيته
۶۸/۲۰ گیگا پاسکال	مدول الاستسيته
• /٣	نسبت پواسون
۸۰ مگا پاسکال	تنش تسليم
۱۷۳ مگا پاسکال	تنش نھایی

$$S_0 = \sqrt{\frac{S_y S_u}{1+n}} \tag{f}$$

که n توان سختی کرنشی ماده و در اینجا برای آلومینیوم ۰/۲۳ در نطر گرفته شده است [۲۲]. رابطه کامل بین تنش و کرنش برای این آلیاژ آلومینیوم در شکل ۳ نشان داده شده است.



نتايج

#### صحه گذاری

ابتدا برای اطمینان از صحت روش تحلیل المانمحدود یک مدل بر مبنای مطالعات قبلی محققان تحلیل می گردد. برای این منظور پروفیل استوانه ای با مقطع مربعی (مدل S-1 [۳۳]) مورد بررسی قرار گرفته است. در تحقیق مورد نظر تست تجربی و تحلیل عددی مربوط به ضربه دینامیکی انجام شده است. بیشینه نیروی ضربه حاصل از تست تجربی و تحلیل عددی به ترتیب ۶۸ و ۲۸ کیلونیوتن می باشد. نتایج مدل سازی وتحلیل در نرم افزار آباکوس در مقاله پیشرو برای بیشینه

نیروی ضربه ۲۷ کیلو نیوتن میباشد که تطابق بسیار خوبی با نتایج مرجع مورد نظر دارد. شکل ۴ تغییرات نیروی برخورد را در طول فروریزش پروفیل نشان میدهد. شکل ۵ تغییرشکل پروفیل را در تست تجربی و عددی مرجع و این تحقیق نشان میدهد.



شکل ۴- تغییرات نیروی برخورد در طول فروریزش برای مدلسازی و تحلیل در این مقاله و مرجع [۲۳]



شکل ۵- فروریزش:a) تست تجربی (b [۲۳] b) تحلیل عددی [۲۰] تحلیل عددی در این مقاله (c

#### نشريه علمي- پژوهشي مهندسي هوانوردي ۵ / سال هفدهم، شماره دوم، پاییز و زمستان ۹۴

square core alone

a 10

اثر برهمكنش

اثر برهم کنش بین جدارههای خارجی و داخلی پروفیل و هسته ساندویچی در این قسمت بررسی می گردد. شکلهای ۶ و ۷ نمودار نیروی فروریـزش و انـرژی را بـر حسـب مـدت زمـان فروریزش (۲۰ میلی ثانیه) در حالت های مختلف نشان می-دهند.





a) مربعي b) مثلثي c) كيگوم d) الماسي

نمودارها در شکلهای ۶ و ۷ حالتهای مختلف هسته ساندویچی، پوسته داخلی و خارجی، پوستههای داخلی وخارجی + هسته ساندویچی و پروفیـل بـا هسـته سـاندویچی نشان میدهند. مطابق با اشکال و در نظر گرفتن اثر برهم کـنش

برای تمام مدلها، سطح نیروی فروریزش و انرژی جذبشده برای پروفیل هسته ساندویچی بیشتر از جمع هسته و پوسته ا بطور مستقل از اثر برهم کنش می باشد. سطح سبز روشن نشان داده شده در شکلها افزایش سطح را در اثر برهم کنش هسته و پوسته ها را نشان می دهد.

در جدول ۳ جذب انرژی مخصوص بر حسب زمان ۲۰ میلی ثانیه برای هسته + پوستههای داخلی و خارجی و پروفیل مخروطی با هسته ساندویچی داده شده است. مطابق با اثر برهم کنش، جذب انرژی مخصوص برای تمام مدلها برای پروفیل هسته ساندویچی به وضوح بیشتر از حالت هسته + پوستههاست. به عنوان مثال برای مدل پروفیل با هسته مثلثی اوریش جذب انرژی مخصوص را به خاطر اثر برهم کنش داریم.

۰ بهبود جدب انرژی در پروفیلهای هسته ساندویچی	٫ ۳	جدول
--	-----	------

SEA sandwich	SEA skin+core	SEA improvement	%SEA improvement	مدل
٨٩٣١	8274	7841	41/12	مربعي
۸۵۱۰	۵۵۷۹	2921	۵۲/۵۵	مثلثى
۸۵۳۹	8347	2191	34/22	کيگوم
1100	۵۹۲۷	2225	۳۷/۵۵	الماسى

نمودار جذب انرژی بر حسب زمان برای پروفیل مخروطی هسته ساندویچی با هستههای مختلف مورد مطالعه در شکل ۸ ترسیم شده است. این شکل نشان میدهد که با افزایش پارامترهای طراحی 1 و 12 میزان جذب انرژی نیز افزایش می-یابد. همچنین جذب انرژی پروفیل هسته مثلثی بیشتر از کیگوم، کیگوم بیشتر از مربعی و مربعی بیشتر از الماسی است.

نمودار نیروی فروریزش بر حسب زمان برای چهار مدل پروفیل هسته ساندویچی مورد بررسی قرار گرفته است و در شکل ۹ نشان داده شده است. همانطور که ملاحظه می گردد در طول پروسه فروریزش، نیروی فروریزش نوسانات پریودیک دارد که علت آن تشکیل چینخوردگیهای پروفیل میباشد. برای تشکیل هر چین پلاستیکی (فرورفتگی و برآمدگی جداره) در ابتدا نیروی فروریزش افزایش مییابد تا بر مقاومت سازه در مقابل تغییرشکل غلبه کند سپس برای تشکیل نیمچین بعدی دوباره

نیرو افزایش مییابد. همچنین بوضوح مشخص است بـا افـزایش ضخامت، نیروی فروریزش افزایش مییابد.



شکل ۸- رابطه بین جذب انرژی و ضخامت برای پروفیل هسته:

a) مربعی b) مثلثی c) کیگوم d) الماسی

#### نشریه علمی- پژوهشی مهندسی هوانوردی / ۷ سال هفدهم، شماره دوم، پاییز و زمستان ۹۴

و الماسی) در پروفیلهای مخروطی واستوانهای بدست آمده و در جداول ۴ و ۵ نشان داده شده است. این جداول افزایش میزان جذب انرژی بیشینه و کمینه برای همه مدلها در پروفیل مخروطی نسبت به پروفیل استوانهای را نشان میدهد. بیشترین افزایش جذب انرژی در کمینه انرژی مدل کیگوم مشاهده می گردد که برابر ۱۲۳/۱٪ می باشد. مدل الماسی کمترین افزایش در بیشینه جذب انرژی دارد (۵۴/۹٪).

جدول ۴- مقایسه (J/kg) برای پروفیل مخروطی و استوانهای در بیشترین مقدار جذب انرژی [۲۰]

پروفیل مخروطی	پروفیل استوانهای[20]	افزایش جذب انرژی	درصد بهبود جذب انرژی	مدل هسته
12.21/1	۷۴۷۰/۳	4081/1	۶١/٠	مربعي
17197/7	VTTT/I	4974/.	۶۸/۸	مثلثى
15.30/.	۶۸۲۳/۸	5511/5	٧۶/٣	كيگوم
12.4.1	νν٩ν/۵	42726	54/9	الماسى

جدول ۵- مقایسه (SEA (J/kg برای پروفیل مخروطی و استوانهای

در کمترین مقدار جدب آنرژی [۲۰]						
پروفيل	پروفيل	افزايش	درصد	مدل		
مخروطى	استوانهای	جذب انرژی	بهبود	هسته		
	[7.]		جذب			
			انرژی			
۵۸۵۸/۵	2222	2018/0	$VA/\Delta$	مربعي		
۵۱۵۵/۱	37718/V	1828/6	۵۵/۴	مثلثى		
88.810	2221	3440/4	155/1	كيگوم		
۵۵۱۱/۶	2712/2	८७८५/•	۹١/٨	الماسى		

مقایسه پروفیل با هسته ساندویچی و توخالی

در این قسمت به بررسی میزان جذب انرژی و بیشینه نیروی برخورد در سه مدل به شرح زیر می پردازیم: ۱- مدل ۱، یک پروفیل با هسته ساندویچی ۲- مدل ۲، پروفیل توخالی (بدون هسته) به صورت پوسته مخروطی با ابعادی یکسان با پوسته خارجی مدل ۱ و با ضخامت بالا ۳- مدل ۳، پروفیل توخالی (بدون هسته) به صورت پوسته مخروطی با ابعاد دو برابری پوسته خارجی مدل ۱ و با ضخامت کمتر



شکل ۹- رابطه بین نیروی فروریزش و ضخامت برای پروفیل هسته: (a) مثلثی c) کیگوم (d) الماسی

#### مقایسه پروفیل مخروطی و استوانهای

در این قسمت قابلیت جذب انرژی برای پروفیل مخروطی و استوانهای که هر دو حاوی هسته های هم نوع ساندویچی هستند بررسی می گردد. برای این منظور بیشترین و کمترین میزان جذب انرژی برای هر مدل (هسته مربعی، مثلثی، کیگوم

نکته مهم این است که در این سه حالت وزن را یکسان در نظر می گیریم. نتایج حاصل از بررسی برای هر ۴ مدل هسته در جدول ۶ آمده است.

جدول ۶- مقایسه جذب انرژی و بیشینه نیروی برخورد

مدل ا	مدل ۲	مدل ۲		جرم	مدل هسته
۸۰۳۸	17707	1418	جذب انرژی	٠/٩	مري
49/8	140/1	14/1	بيشينه نيروى برخورد		్స
۸۹۳۶	10409	۲ ۰۶۷	جذب انرژی	۱/۰۵	ئ ا
۶١/١	180/5	18/0	بيشينه نيروى برخورد		*ئى
9.07	10409	۲ <i>۰۶</i> ۷	جذب انرژی	., .	ک <sup>ت</sup>
۵۷/۶	180/5	۱۶/۵	بیشینه نیروی برخورد	۱/۰۵	گوم
7994	۱۳۴۳۵	1717	جذب انرژی	10.15	الم
۵۳/۵	۱۵۷/۴	۱۳/۱	بیشینه نیروی برخورد	•/4۴	اسى

از مقایسه نتایج جدول ۶ مے توان نتیجه گرفت که در صورت جایگزینی هر مدلی از پروفیل هسته ساندویچی با یک پوسته مخروطی با وزن یکسان، میزان جذب انرژی ممکن است که کمتر (مدل ۳) و یا بیشتر (مدل۲) باشد. در مدل ۲ چون کل جرم پروفیل در پوسته بیرونی توزیع شده است و پوسته بیرونی به مانند یک پوسته ضخیم عمل می کند و میزان نیروی برخورد و انرژی جذب شده افزایش می یابد. در مدل ۳ جـرم در پوسته مخروطی با ابعادی دو برابر پوسته خارجی مدل ۱ توزیع شده است و یوسته به مانند یک یوسته نازک عمل می کند و در نتیجه میزان نیرو و انرژی کاهش مییابد. در بررسی برخورد خودرو، طراح سعى بر آن دارد تا نيروى ضربه وارده به سرنشين کمترین مقدار (در اغلب مراجع کمتر از ۷۰ کیلو نیوتن) را داشته باشد (مدل ۲ نامناسب است) و در عین حال بیشینه جذب انرژی را داشته باشد (مدل ۳ نامناسب است). در نتیجه با استفاده از پروفیل هسته ساندویچی توزیع جرم میتواند به گونهای باشد که به هر دو هدف فوق دست یابیم. البته قابل ذکر است با یک پوسته مخروطی با ابعادی و ضخامتی متفاوت از مدل ۲ و ۳ ، حل یک مسئله بهینهسازی به این هدف دست ىافت.

#### نتيجەگىرى

در این مقاله پوسته مخروطی با هسته ساندویچی شامل هسته مربعی، مثلثی، کیگوم و الماسی تحت برخورد محوری با روش المانمحدود غیرخطی مورد بررسی قرار گرفته است. استفاده از پوسته با هسته ساندویچی مخروطی در پدیده برخورد به میزان زیادی جذب انرژی را نسبت به پوسته با هسته ساندویچی استوانهای افزایش میدهد.

اثر برهم کنش بین جدارههای خارجی و داخلی پروفیل و هسته ساندویچی بررسی گردید. نمودار نیروی فروریزش و انرژی بر حسب مدت زمان فروریزش (۲۰ میلی ثانیه) در حالتهای مختلف شامل هسته ساندویچی، پوسته داخلی و خارجی، پوسته های داخلی وخارجی + هسته ساندویچی و پروفیل با هسته ساندویچی نشان داده شده است. مطابق با شکال و درنظر گرفتن اثر برهم کنش برای تمام مدلها، سطح نیروی فروریزش و انرژی جذبشده برای پروفیل هسته ساندویچی بیشتر از جمع هسته و پوستهها بطور مستقل از اثر برهم کنش میباشد. مطابق با جدول ۳، جذب انرژی برای تمام مدلها برای پروفیل هسته ساندویچی به وضوح بیشتر از حالت هسته + پوستههاست. با افزایش پارامترهای طراحی 1 و 2 میزان جذب انرژی نیز افزایش مییابد. همچنین جذب انرژی میزان جذب انرژی نیز افزایش مییابد. همچنین جذب انرژی پروفیل هسته مثلثی بیشتر از کیگوم، کیگوم بیشتر از مربعی و

قابلیت جذب انرژی برای پروفیل مخروطی و استوانهای که هر دو حاوی هستههای همنوع ساندویچی هستند مقایسه گردید. برای این منظور بیشترین و کمترین میزان جذب انرژی برای هر مدل (هسته مربعی، مثلثی، کیگوم و الماسی) در پروفیل-های مخروطی و استوانهای بدست آمده و در جداول ۴ پروفیل-های مخروطی و استوانهای بدست آمده و در جداول ۴ انرژی بیشینه و کمینه برای همه مدلها در پروفیل مخروطی نسبت به پروفیل استوانهای را نشان میدهد.

پىنوشت

1- Aircraft's vertical strut

#### منابع و مراجع

 Ren Y., Xiang J., "A comparative study of the crashworthiness of civil aircraft with different strut configurations", Int J Crashworthiness, Volume 15, 2010 *impacted frusta*", Thin Walled Struct, Volume 39, 2001

- [14] Karbhari V.M., Chaoling X., "Energy absorbing characteristics of circular frusta", Int J Crashworthiness, Volume 8, 2003
- [15] Mamalis A.G., Manolakos D.E., Demosthenous G.A., Ioannidis M.B., "Experimental determination of splitting in axially collapsed thick-walled fibrereinforced composite frusta", Thin Walled Struct, Volume 28, 1997
- [16] Mamalis A.G., Manolakos D.E., Ioannidis M.B., Kostazos P.K., Hassiotis G., "Finite element simulation of the axial collapse of thin-wall square frusta", Int J Crashworthiness, Volume 6, 2001
- [17] Mamalis A.G., Manolakos D.E., Viegelahn G.L., " The axial crushing of thin PVC tubes and frusta of square cross-section", Int J Impact Eng, Volume 8,1989
- [18] Zhang Z., Liu S., Tang Z., "Crashworthiness investigation of kagome honeycomb sandwich cylindrical column under axial crushing loads", Thin Walled Struct, Volume 48, 2010
- [19] Zhang Z., Liu S., Tang Z, "Comparisons of honeycomb sandwich and foam-filled cylindrical columns under axial crushing loads", Thin Walled Struct, Volume 49,2011
- [20] Ebrahimi S., VahdatAzad N. , "Multiobjective Optimization and Sensitivity Analysis of Honeycomb Sandwich Cylindrical Columns under Axial Crushing Loads", Thin Walled Struct, Volume 88, 2015
- [21] Wierzbicki T., " Crash behavior of box columns filled with aluminum honeycomb or foam", Comp Struct, Volume 68, 1998
- [22] Tang Z., Liu S., Zhang Z., "*Energy absorption properties of non-convex multi-corner thin-walled columns*", Thin Walled Struct, Volume 51,2015.
- [23] Zarei H.R., Kroger M., " Optimization of the foamfilled aluminum tubes for crush box application", Thin Walled Struct, Volume 46, 2008.

- [2] Zou T., Mou H., Feng Z., "Research on E\_ects of Oblique Struts on Crashworthiness of Composite Fuselage Sections", Journal of Aircraft, Volume 49, 2012
- [3] Gupta NK, Easwara Prasad GL, Gupta SK., "Plastic collapse of metallic conical frusta of large semiapical angles", Int J Crashworthiness, Volume 2,1997
- [4] Reid S.R., Reddy T.Y., "Static and dynamic crushing of tapered sheet metal tubes of rectangular cross-section", Int J Mech Sci, Volume 28, 1986
- [5] Nagel G.M., Thambiratnam D.P., "Dynamic simulation and energy absorption of tapered tubes under impact loading", Int J Crashworthiness, Volume 9,2004
- [6] Mamalis A.G., Johnson W., "The quasi-static crumpling of thin-walled circular cylinders and frusta under axial compression", Int J Mech Sci, Volume 25, 1983
- [7] Mamalis A.G., Johnson W., Viegelahn G.L., "The crumpling of steel thin walled tubes and frusta under axial compression at elevated stain rates: some experimental results", Int J Mech Sci, Volume 26, 1984
- [8] Mamalis A.G., Manolakos D.E., Saigal S., Viegelahn G.I., Johnson W. , "Extensional plastic collapse of thin-walled frusta as energy absorbers", J Mech Sci, Volume 28,1986
- [9] Mamalis A.G., Manolakos D.E., Viegelahn G.L., Vaxevanidis N.M., Johnson W., "On the inextensional axial collapse of thin PVC conical shells", Int J Mech Sci, Volume 28, 1986
- [10] Alghamdi A.A.A., "*Reinversion of aluminium frustra*", Thin Walled Struct, Volume 40, 2002
- [11] Alghamdi A.A.A., " Folding-crumpling of thinwalled aluminum frusta", Int J Crashworthiness, Volume 7, 2002
- [12] Alghamdi A.A.A, Aljawi A.A.N, Abu-Mansour T.M.N., "Modes of axial collapse of unconstrained capped frusta", Int J Mech Sci. Volume 44, 2002
- [13] Singace A.A., El-Sobky H., Petsios M., "Influence of end constraints on the collapse of axially